

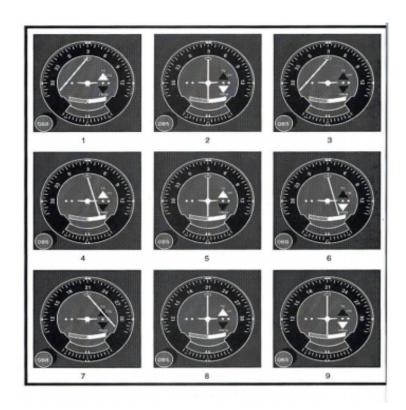
# Lista de Preguntas

Publicacion ANAC Piloto Comercial de avion con Habilitacion de vuelo por instrumentos :: Piloto Comercial de Avion con Habilitacion de vuel	o por in
Publicación de Preguntas Resolución Nº 306/2014  Las siguientes preguntas con sus respuestas corresponden al programa de instrucción reconocida del curso teórico de Piloto comercial de avión con HVI, según.RAAC 61.125 Conocimientos aeronáuticos El cuestionario formara parte de la evaluación de los exámenes de idoneidad. Se informa a los usuarios que estos cuestionarios serán ampliados o modificados de forma periódica.	
estos cuestionarios seran ampliados o modificados de forma periodica.	
1   S   1	
¿ Cuales son las frecuencia de las señales de emergencia aeronáutica?	
1 * 1	
a) 121.5 MHZ	
2 2 2	
b) 24,6 MHZ  3 3	
c) 416 MHZ	
2 S 1	
1 1 1	
a) EPIRB	
b) PLB	
3   *   3       c) ELT	
[ <del>0</del> ] ==-	
3 S 1	
¿Cuál es la banda de frecuencias en que funciona el VOR?.	
1	
2 * 2	
b) 112.00 a 117.95 MHz.	
3 3	
c) 108.00 a 117.95 MHz.	
4 8 1	
¿Cuáles de los siguientes puntos pueden corresponder al término "Latitud"?.	
a) Arco de meridiano comprendido entre el lugar y el Ecuador.  2 2 2	
b) La distancia entre dos latitudes separadas 1º es siempre constante.	
3 * 3	
c) a y b son correctas	
5   S   1	
¿En cual de las fases de emergencia encuadra el ATS a una aeronave que ha sido objeto de una Interferencia Ilícita?	
1 1	
a) INCERFA	
2 * 2 b) ALERFA	
3 3	
c) DETRESFA	
6 S 1	
(Figura 29, ilustración 1) El receptor VOR tiene la indicación que se muestra. ¿Cuar es la posición relativa del avión respecto a la estación transmisora?	





# Figura 29. VOR.



		a) Norte.								
	2	2								
		b) Este.								
	3	* 3								
	c) Sur.									
7	S 1									
	035- En	el despegue	el á	ángulo de pala de una hélice de paso controlable se debe fijar a:						
	1	* 1								
			de a	ataque pequeño y a altas RPM.						
	2	2								
			de a	ataque grande y bajas RPM.						
	3	3								
		c) Angulo de	e atac	aque grande y altas RPM.						
8	S 1									
		1- ¿Como se verifica un proceso adiabático?								
	1	1								
		a) sin variac	ión d	de presión.						
	2	2								
		,	ión d	de densidad.						
	3	* 3	<u> </u>							
		c) sin variac	ión d	de calor.						
9	S 1		Ļ.							
			sico r	meteorológico está acompañado por, o es el resultado de						
	1		1							
		a) un interca	imbic	o de calor.						
	2	2 2 5 b) el movimiento del aire.								
		b) ei movimi	ento	o dei aire.						
	3		-:-1							
		c) un diferer	iciai (	de presion.						
40	S 1		1							
10	S 1	I I	1							





	055- ¿Q	ue condicion es necesaria para la formacion de engelamiento estructural en vuelo?
	1	1
		a) gotas de agua super enfriada.
	2	2
		b) vapor de agua.
	3	* 3
		c) agua visible.
- 44		
11		
		omo se genera el viento?
	1	a) por la rotacion de la tierra.
	2	a) por la rotación de la tierra.
	2	b) por la modificacion de la masa de aire.
	3	*   3
		c) por las diferencias de presión.
		of portials distributed as presion.
12	S 1	
		corriente de chorro (jet stream) y la turbulencia en aire claro (CAT) pueden algunas veces ser identificados visualmente en vuelo por la
	existence	
	1	1
		a) polvo o bruma a nivel de vuelo.
	2	* 2
		b) extensas formaciones de cirrus.
	3	3
		c) una temperatura del aire externo constante.
13		
	ეგ -790	ue tipo de corriente de chorro (jet stream) puede producir mayor turbulencia?
	1	
		a) una corriente de chorro asociada a una hondonada de baja presión.
	2	*   2
	3	b) una corriente de chorro curva, asociada con una vaguada profunda de baja presión.
		c) una corriente de chorro que se produce durante el verano en las latitudes mas bajas.
		of the content de chart que se produce durante et verano en las latitudes mas bajas.
14	S 1	
		ue condiciones son favorables para la formacion de una inversion de temperatura de superficie?
	1	* 1
		a) noches despejadas y frias con viento calmo o leve.
	2	2
		b) area de aire inestable con transferencia rapida de calor desde la superficie.
	3	
		c) amplias areas de nubes cumulos con bases niveladas y suaves a la misma altitud.
15	S 1	
10		el Hemisferio Sur, cuando se vuela hacia un area de baja presión, la direccion y velocidad del viento sera:
	1	1
	<u> </u>	a) desde la izquierda y en disminucion.
	2	* 2
		b) desde la derecha y en aumento.
	3	3   1
		c) desde la derecha y en disminucion.
16		
		el Hemisferio Sur, la circulacion general de aire asociada con un area de alta presión es:
	1	
		a) hacia afuera, hacia abajo, y en el sentido antihorario.
	2	b) hacia afuera, hacia arriba, y en el sentido de las agujas del reloj.
	3	3   3
		c) hacia adentro, hacia abajo, y en el sentido de las agujas del reloj.
		-,
17	S 1	
		uales son las características del aire estable?
	1	1
	•	a) buena visibilidad; precipitación estable; nubes estratos.
	2	* 2
		b) poca visibilidad; precipitación estable; nubes estratos.
	1 2	
	3	







18	S 1	
	095- ¿C	cual de las siguientes opciones es una caracteristica de una masa de aire estable?
	1	
		a) nubes cumuliformes.
	2	
		b) excelente visibilidad.
	3	* 3
		c) visibilidad reducida.
19	S 1	
		ises de una misión de Rescate busqueda y salvamento son:
	1	* 1
	_	a) incerfa / alerfa / destrefa
	2	
1	_	b) alerta / incerfa /destrefa
	3	3
		c) incerfa /destrefa / alerta
20	C 1	
20	S 1	
		/uelo por instrumentos la resultante de Actitud + Potencia esta relacionada con:
	1	a) Control del avión
1	2	a) Control del avion
		b) Performance del avión
1	3	3     3
	٥	c) Velocidad del avión
		c) velocidad dei avion
21	S 1	
		é instrumentos quedarán inoperativos si se bloquea el tubo pitot?
	1 2 4 4	1
ļ		a) Altímetro.
	2	
	_	b) Variómetro.
	3	* 3
1		c) Velocímetro.
22	S 1	
22		
22		erirse a la Figura 1) Al Angulo "A" mostrado en la figura se lo denomina:
22	1 (Refe	erirse a la Figura 1) Al Angulo "A" mostrado en la figura se lo denomina:
22	1 (Refe	erirse a la Figura 1) Al Angulo "A" mostrado en la figura se lo denomina:
22	1 (Refe	erirse a la Figura 1) Al Angulo "A" mostrado en la figura se lo denomina:  1   1
22	1 (Refe	erirse a la Figura 1) Al Angulo "A" mostrado en la figura se lo denomina:  1   1
22	1 (Refe	erirse a la Figura 1) Al Angulo "A" mostrado en la figura se lo denomina:  a) Incidencia  2 b) Ataque.
22	1 (Refe	erirse a la Figura 1) Al Angulo "A" mostrado en la figura se lo denomina:  a) Incidencia  2   b) Ataque. 3
22	1 (Refe	erirse a la Figura 1) Al Angulo "A" mostrado en la figura se lo denomina:  a) Incidencia  * 2  b) Ataque.  3  c) Diedro.
	1 (Refe 1 2 3 S 1 1 La fu	erirse a la Figura 1) Al Angulo "A" mostrado en la figura se lo denomina:  a) Incidencia  * 2  b) Ataque.  3  c) Diedro.  Lente principal generadora de cambios atmosféricos es:
	1 (Refe	erirse a la Figura 1) Al Angulo "A" mostrado en la figura se lo denomina:  a) Incidencia  * 2  b) Ataque.  3  c) Diedro.  Jinicipal generadora de cambios atmosféricos es:
	1 (Refo	erirse a la Figura 1) Al Angulo "A" mostrado en la figura se lo denomina:  a) Incidencia  * 2  b) Ataque.  3  c) Diedro.  Junte principal generadora de cambios atmosféricos es:  1  a) Las mareas.
	1 (Refe 1 2 3 S 1 1 La fu	erirse a la Figura 1) Al Angulo "A" mostrado en la figura se lo denomina:  a) Incidencia  * 2  b) Ataque.  3  c) Diedro.  Lente principal generadora de cambios atmosféricos es:  1  a) Las mareas.  * 2
	1 (Refu	erirse a la Figura 1) Al Angulo "A" mostrado en la figura se lo denomina:  a) Incidencia  * 2   b) Ataque.  3   c) Diedro.  Lente principal generadora de cambios atmosféricos es:  1   a) Las mareas.  * 2   b) El Sol.
	1 (Refo	erirse a la Figura 1) Al Angulo "A" mostrado en la figura se lo denomina:  a) Incidencia  * 2  b) Ataque.  3   c) Diedro.  Juente principal generadora de cambios atmosféricos es:  1   a) Las mareas.  * 2   b) El Sol.  3
	1 (Refu	erirse a la Figura 1) Al Angulo "A" mostrado en la figura se lo denomina:  a) Incidencia  * 2  b) Ataque.  3  c) Diedro.  Lente principal generadora de cambios atmosféricos es:  1  a) Las mareas.  * 2  b) El Sol.
23	1 (Refe	erirse a la Figura 1) Al Angulo "A" mostrado en la figura se lo denomina:    1
	1 (Refe 1 2 3 3 S 1 1 La fu 1 2 3 S 1	erirse a la Figura 1) Al Angulo "A" mostrado en la figura se lo denomina:
23	1 (Refe 1 2 3 S 1 1 La fu 1 2 3 S 1 10 ¿Cu	erirse a la Figura 1) Al Angulo "A" mostrado en la figura se lo denomina:    1
23	1 (Refe 1 2 3 3 S 1 1 La fu 1 2 3 S 1	erirse a la Figura 1) Al Angulo "A" mostrado en la figura se lo denomina:
23	1 (Refe 1 1 2 3 3 S 1 1 1 1 1 2 2 3 S 1 1 1 1 1 2 2 1 1 1 1 1 1 2 1 1 1 1 1	erirse a la Figura 1) Al Angulo "A" mostrado en la figura se lo denomina:
23	1 (Refe 1 2 3 S 1 1 La fu 1 2 3 S 1 10 ¿Cu	erirse a la Figura 1) Al Angulo "A" mostrado en la figura se lo denomina:
23	1 (Refer 1 2 3 S 1 1 La fu 1 2 3 S 1 1 10 ¿Cu 1 2 2	erirse a la Figura 1) Al Angulo "A" mostrado en la figura se lo denomina:
23	1 (Refe 1 1 2 3 3 S 1 1 1 1 1 2 2 3 S 1 1 1 1 1 2 2 1 1 1 1 1 1 2 1 1 1 1 1	erirse a la Figura 1) Al Angulo "A" mostrado en la figura se lo denomina:
23	1 (Refer 1 2 3 S 1 1 La fu 1 2 3 S 1 1 10 ¿Cu 1 2 2	erirse a la Figura 1) Al Angulo "A" mostrado en la figura se lo denomina:
23	1 (Refe 1 1 2 3 3 S 1 1 1 1 - La fu 1 1 1 1 2 2 3 3 S 2 3 1 1 1 2 2 3 3 S 3 3 S 3 S 3 S 3 S 3 S 3 S 5 S 5 S	erirse a la Figura 1) Al Ángulo "A" mostrado en la figura se lo denomina:    1
23	1 (Refer 1	erirse a la Figura 1) Al Ángulo "A" mostrado en la figura se lo denomina:    1
23	1 (Refer 1	erirse a la Figura 1) Al Ángulo "A" mostrado en la figura se lo denomina:    1
23	1 (Refer 1	erirse a la Figura 1) Al Angulo "A" mostrado en la figura se lo denomina:    1
23	1 (Refer 1	erirse a la Figura 1) Al Ángulo "A" mostrado en la figura se lo denomina:    1
23	1 (Refer 1	erirse a la Figura 1) Al Angulo "A" mostrado en la figura se lo denomina:    1
23	1 (Refer 1	erirse a la Figura 1) Al Ángulo *A* mostrado en la figura se lo denomina:    1





26	S 1										
		pués del de	speau	e. 2.0	ué veloci	dad se debería utilizar para ganar la mayor altitud en un período de tiempo dado?					
	1	* 1	Ť	T .							
		a) VY.									
	2	2									
		b) VX.									
	3 3										
		c) VA.	-								
27	S 1										
	10 Dur	ante la pruel	oa de	moto	res en ur	aeropuerto de gran elevación, un piloto nota una ligera brusquedad en el motor que no se ve afectada por la					
						durante la verificación del calor al carburador. En estas circunstancias, ¿cuál sería la acción inicial más lógica?					
	1	* 1									
		a) Verificar	los re	sulta	dos obter	idos con una configuración más pobre de la mezcla.					
	2	2									
		b) Volver a	plataf	orma	para un	chequeo de mantenimiento.					
	3	3				·					
		c) Reducir e	el ace	lerad	or para c	ontrolar la detonación.					
28	S 1										
	10 El p	iloto controla	a la re	lació	n aire/cor	nbustible con:					
	1	1									
		a) el aceler	ador.								
	2	2									
•		b) la presió	n del i	múltip	ole						
	3	* 3									
•		c) el contro	de la	mez	cla.						
29	S 1										
	10 En	Vuelo por ins	strume	entos	. El máxir	no ángulo de inclinación a colocar es:					
	1	* 1									
		a) 30 grado	S								
	2	2									
		b) 45 grado	S								
	3	3									
		c) 20 grado	s								
30	S 1										
	10) La id	dentificación	del IL	S vie	ne modu	ada en la señal del LOC en código Morse y para el caso de nuestro país esta se compone de cuantas letras?					
	1										
		a) 3									
	2	* 1									
		b) 2	,	,							
	3	2									
		c) depende	de la	esta	cion y la d	clasificacion OACI					
31											
	۱خ100	lediante cuá	l proc	eso s	se produc	e la disipación de las nubes?					
	1		<u> </u>								
		a) Subsider	ıcıa.	1							
	2	F) E-(: :		-11. 1	(4)						
	_	b) Enfriamie	ento a	diaba	atico.						
	3	a) A -t									
		c) Advecció	n.								
00		<u> </u>									
32	S 1	doopo ==== -		00	2010 42	estela turbulenta ligera detrás de una aeronave de estela pesada, ¿qué medidas de precaución debo adoptar					
		despegue se			lave de e	isteia turbulenta ligera detras de una aeronave de esteia pesada, ¿que medidas de precadición debo adoptar					
	para un	*	Juio	: T							
ı			una o	orror	a do docr	pegue más corta (menor distancia de despegue).					
1	2	o, Liectual		aner	u ue uest	roguo muo oona (menon uisianoia ue uespegue).					
		a) Efectuar	una	orror	a do dos	pegue más larga (mayor distancia de despegue).					
	3	a) Liectuai	una c	anei	a ue ues <sub>i</sub>	regue mas ranga (mayor distancia de despegue).					
	J	h) Adoptor	In no	rfil da	י אוופוס מי	e me sitúe por debajo de la turbulencia.					
		v) Auupidi	un pe	iii ue	vuelo qu	e me silue poi uebajo ue la luibulencia.					
33	S 1		1								
		nresencia d	e nub	es de	el tipo len	icular es una buena indicación de:					
	103 La	1	Tiub	Jo ut	יי ייאט ופוו	alouid oo aha buotid iilulidudidii uo.					
	1	a) formació	n lent	icular	de hielo	con viento en calma.					
1	2	* 2	1	Jaiul	20 111010						
l		b) turbulend	ia se	vera.							
		. , ,									







	3		3		
		c) c	ondicione	es se	veras de congelamiento.
24	S 1	ı		l	
34		vola	r hain sol	ore c	olinas, estribaciones o cadenas montañosas, el mayor peligro potencial que generan las corrientes de aire turbulento se
			lo genera		
	1		1		
		a) e		to al	volar con viento de cola.
	2	*	2	Ļ.	
	3	b) e	sotaver 3	ito ai	volar hacia el viento.
l	0	c) e		nto a	I volar hacia el viento.
		-, -			
35	S 1				
			lo genera		olinas, estribaciones o cadenas montañosas, el mayor peligro potencial que generan las corrientes de aire turbulento se
	1	рог	1 genera		
1	-	a) e	I sotaver	to al	volar con viento de cola.
	2	*	2		
		b) e		to al	volar hacia el viento.
	3	c) o	3 Lharlovei	nto a	I volar hacia el viento.
		0) 0	Danove	no a	TYOID HOUR OF VICINO.
36	S 1				
		S COI	ndiciones	más	s favorables para la formación de ondas sobre áreas montañosas consisten en una capa de:
	1	a) a	ire estah	 	a altura de la cima de las montañas y viento de como mínimo 20 nudos que sople a través de la estribación.
	2	u) u	2	C u .	a ditara do la cinia de lae montanae y vionte de como minimo 20 nados que copio a naves de la combacton.
		b) a	ire inesta	ble a	a la altura de la cima de una montaña y viento de como mínimo 20 nudos que sople a través de la estribación.
	3		3	Ļ	
		c) a	ire nume	ao e	inestable a la altura de la cima de una montaña y viento menor a 5 nudos que sople a través de la estribación.
37	S 1				
		na de	las cara	cterí	sticas más peligrosas de las ondulaciones de montaña son las áreas turbulentas dentro y:
	1	*	1	L .	
	2	a) p	or debajo 2	de	las nubes de torbellino.
		b) p		a de	las nubes torbellino.
	3		3		
		c) p	or debajo	de	las nubes lenticulares.
38	S 1				
	107 Si	en v	uelo se e	ncue	entran gránulos de hielo, es evidencia de que:
	1		1	L	
	2	a) n	a pasado 2	un	frente cálido.
		b) u		cálido	o está por pasar.
	3		3		
		c) h	ay torme	ntas	eléctricas en el área.
39	S 1				
			é tipo de	nub	es es más intenso el engelamiento?
	1		1		
		a) E	n los Ns.	I	
	2	b) F	2 In la nieb	l la he	l Bada.
	3	*	3		
'		c) E	n los Cb		
40	S 1	ı		ı	
40		n au	e tipo de	nube	es es mas intenso el engelamiento?
	1		1		·
	_	a) e	n los Ns.	1	
	2	b) =	2 n la nieb	l la he	lada
	3	*	3		
'		c) e	n los Cb.		
11	S 1	l		I	
41		L Qué l	e indica la	La aba	arición de gránulos de hielo (granizada) a 8.000 pies?
	1	*	1		, , , , , , , , , , , , , , , , , , , ,



	a) Lluvia congelada a una altitud mayor.												
2													
	b) Se está aproximando a un área de tormentas eléctricas.												
3		3											
	c) Encontrará granizo si continúa su vuelo.												

42 S 1 1 11.-¿Cuál es el rango de velocidades para volar con máximo flaps extendido?

# Figura 4. Indicador de velocidad



1	*	1								
	a) 6	0 a 100 l	ИРН.	i.						
2		2								
	b) 6	0 a 208 l	ИРН							
3		3								
	c) 208 MPH.									
·										

43	S	1								
	11 La cantidad de humedad que el aire puede contener depende de:									
Ī	1			1						
			a) E	l punto	de r	ocío	).			
	2	2	*	2						
			b) L	a temp	eratu	ıra d	de a	ire.		
	3	3		3						
			c) L	a estal	oilidad	d de	el ai	re.		

		) == 0.01=1							
S	1								
11 La relación aire/combustible se da entre:									
1 1									
	a	el volu	men de	com	nbustible y el volumen de aire que ingresa.				
2	,	2							
	b	el peso	del co	mbus	stible y el peso del aire que ingresa al cilindro.				
3		3							
	C)	el pesc	del co	mbus	stible y el peso del aire que ingresa al carburador.				
		S 1 1 11 La rela 1 a) 2 *	S 1 1 11 La relación air 1 1 2 1 a) el volui 2 * 2 b) el pesco 3 3 3	S 1 1 11 La relación aire/comb 1 1 1 1 2 3 el volumen de 2 * 2 5 b) el peso del co	S 1 1 11 La relación aire/combustil 1 1 a) el volumen de com 2 * 2 b) el peso del combu 3 3 3				

5	S	1												
	11	Para	a realizar un viraje estándar a una velocidad de 150 nudos, la inclinación lateral necesaria es :											
	1		*	1										
			a) 22 grados											
	2	2		2										
			b) 1	4,5 gr	ados									
	3	3		3										
			c) 1	c) 17 grados										







46	S	1						
	11	Si	ina a	eronave	se er	ncuer	ntra equip	pada con una hélice de paso fijo y un carburador de tipo flotante, la primera indicación de hielo en el carburador
	serí	a m	ás pr	obablem	ente	debic	lo a:	
	•			1				
			a) l		de l	a ten	peratura	del aceite y de la temperatura de la cabeza de cilindro.
	2	2	1 > 5	2	١	<u> </u>		
1	,	,	b) E	Brusqued 3	ad de	ei mo I	tor.	
	3		c) E	Pérdida d	□ □ RP	N/I		
			0) 1	Craida a	CIN	141.		
47	S	1						
	11)	En	os vi	rajes por	tiem	po po	demos d	lefinir dos tipos, el Clase I y el Clase II, estos de acuerdo a sus grados de giro por segundo, siendo estos de: (en
				esegund				
	,			1				
			_	3,6 – 1,5	1			
	2	2	*	2				
	,		В. ;	3 – 1,5	ı	1		
	3		c) 3	3 3,5 – 1	ļ			
			0)	,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,				
48	S	1						
	110	)ن -	Que le	indica la	a apa	ricior	de gran	ulos de hielo (granizada) a 8.000 pies?
	,		*	1				
			a) I	uvia con	gelac	la a u	ına altitud	d mayor.
	2	2		2				
			b) s	1	oroxir	mand	o a un ai	rea de tormentas electricas.
		3	2) 5	3			ni namtini	ia au viala
			(c) e	ncontrar	a gra	nizo :	si contint	ia su vuelo.
49	S	1						
		S	dura	inte un vi	ielo s	se en	cuentran	gránulos de hielo, esto es evidencia de que:
	,			1				
· ·			a) s	e ha pas	ado <sub>l</sub>	or u	n frente f	río.
	2	2		2				
			b) ł	ay torme	ntas	eléct	ricas en	a zona.
	3	3	*	3	<u> </u>	<u>.</u>		
			(C) &	ailludes	mas	alla	s nay iiuv	ria helada.
50	S	1						
		اخ	Qué :	situación	ocas	ionar	ía con m	ayor probabilidad precipitación congelada? Lluvia que cae de aire que presenta una temperatura de:
	ì			1				
			a) 5		nos,	hacia	a aire cor	una temperatura de más de 10° C F.
	2	2		2		<u>.                                    </u>		
			b) (		nos,	hacia	a aire cor	n una temperatura de 0° C o más.
	3	5	c) r	3 nás da 0°	C h	acia	aire con	una temperatura de 0° C o menos.
			0) 1	nas de o	0, 1	lacia	ane con	una temperatura de 0 0 0 menos.
51	S	1						
	112	D	urant	e un vue	lo IFF	R, se	formó hie	elo opaco en el borde de ataque de los planos, que estima de 1,25 cm. de espesor. Ud. está ahora debajo de
							. , ,	aproximándose a su aeropuerto de destino en condiciones VFR. La visibilidad bajo las nubes es mayor a 10 km.,
			tos e	n el aero	puert	o de	destino s	on 8 nudos por derecha de la cabecera en uso y la temperatura en superficie es de 7° C. Entonces Ud. decide:
	,		*	1	ole ·	do -!	a laa	
	,	,	a) 6		eloci T	dade I	s increm	entadas de aproximación y aterrizaje.
١	2	-	h) s	2 proxima	v at	erriza	ır a veloc	idades normales ya que el hielo no es suficientemente grueso para causar algún efecto.
	3	3	5, 6	3	, 41	11126	4 70100	naces normalist ja quo or moto no oo aanotomomomo gruodo para aaaaar algun otooto.
			c) h		aprox	imac	ión a me	nor velocidad para reducir "la sensación térmica" y romper el hielo.
52	S	1						
			se p	resenta e	escar	cha c	ubriendo	la superficie superior del ala de una aeronave, esto generalmente causará que:
	1			1		4	n n/!!!	so un ásquilo de eterrio mercer el normal
1	2	<u> </u>	a) I	a aerona 2	ve er	иге е	n peraida	a un ángulo de ataque mayor al normal.
l		-	b) I		ve er	itre e	n pérdida	a un ángulo de ataque menor al normal.
1	3	3	2) 1	3	. 5 51		. pordide	
			c) le	L	s de	resis	tencia se	ean tan importantes que no se pueda obtener la velocidad necesaria para el despegue.
53	S	1						
			eng	elamiento	es r	nás f	recuente	en:
	,	<u> </u>	c) (	1 3c - Ac	<u> </u>			





	2	2
		b) Sc – Ac – Tcu.
	3	* 3
		c) Tcu – Cb – Ns.
54	S 1	
	0خ115	ual de las siguientes afirmaciones es correcta con respecto a los riesgos del granizo?
	1	
		a) El daño por granizo en vuelo horizontal es mínimo debido al movimiento vertical del granizo en las nubes.
	2	
		b) La presencia de lluvia en la superficie es una indicación confiable de la inexistencia de granizo en altitud.
	2	b) La presentida de fluvia en la supernicie es una indicación conhiable de la inexistencia de granizo en atitudo.
	3	
		c) El granizo en aire claro puede encontrarse a varias millas de distancia de una tormenta eléctrica.
55	S   1	
	116- ¿C	ual de las siguientes afirmaciones es correcta con respecto a los riesgos del granizo?
	1	
•		a) el daño por granizo en vuelo horizontal es minimo debido al movimiento vertical del granizo en las nubes.
	2	
		b) la presencia de lluvia en la superficie es una indicacion confiable de la inexistencia de granizo en altitud.
	3	* 3
Į.		
		c) el granizo en aire claro puede encontrarse a varias millas de distancia de una tormenta electrica.
56		
	116 EI	concepto de granizo puede asociarse mayormente con:
	1	1
		a) nubes cúmulo.
	2	* 2
		b) nubes cumulonimbus.
1	3	3
ı		
		c) nubes estratocúmulo.
57	S 1	
	117- El	concepto de granizo puede asociarse mayormente con:
	1	
		a) nubes cumulo.
	2	* 2
		b) nubes cumulonimbus.
	3	3
		c) nubes estratocumulo.
		of hazot outdoodhale.
58	S 1	
30		
		r lo general, las condiciones meteorológicas más severas, tales como vientos destructivos, fuerte granizo y tornados, se relacionan con:
	1	
		a) frentes cálidos de movimiento lento por encima de la tropopausa.
	2	
		* 2
		b) líneas de inestabilidad.
	3	
	3	b) líneas de inestabilidad.
	3	b) líneas de inestabilidad.  3
59		b) líneas de inestabilidad.  3
59	S 1	b) líneas de inestabilidad.  3 C) frentes ocluidos de movimiento rápido.
59	S 1 118- Po	b) líneas de inestabilidad.  3
59	S 1	b) líneas de inestabilidad.  3
59	S 1 118- Po	b) líneas de inestabilidad.  3
59	S 1 118- Po	b) líneas de inestabilidad.  3
59	S 1 118- Po	b) líneas de inestabilidad.  3
59	S 1 118- Po	b) líneas de inestabilidad.  3
59	S 1 118- Po 1	b) líneas de inestabilidad.  3
59	S 1 118- Po 1	b) líneas de inestabilidad.  3   C) frentes ocluidos de movimiento rápido.  1 o general, las condiciones meteorologicas mas severas, tales como vientos destructivos, fuerte granizo y tornados, se asocian a:  1   A  A  A  A  A  A  A  A  A  A  A  A  A
	S 1 118- Po 1 2	b) líneas de inestabilidad.  3   C) frentes ocluidos de movimiento rápido.  1 o general, las condiciones meteorologicas mas severas, tales como vientos destructivos, fuerte granizo y tornados, se asocian a:  1   A  A  A  A  A  A  A  A  A  A  A  A  A
59	S 1 118-P0 1 2 3	b) líneas de inestabilidad.  3
	S 1 118-P0 1 2 3 S 1 118-¿	b) líneas de inestabilidad.  3   C) frentes ocluidos de movimiento rápido.  1 o general, las condiciones meteorologicas mas severas, tales como vientos destructivos, fuerte granizo y tornados, se asocian a:  1   A  A  A  A  A  A  A  A  A  A  A  A  A
	S 1 118-P0 1 2 3	b) líneas de inestabilidad.  3 c) frentes ocluidos de movimiento rápido.  lo general, las condiciones meteorologicas mas severas, tales como vientos destructivos, fuerte granizo y tornados, se asocian a:  1 a) frentes calidos de movimiento lento por encima de la tropopausa.  * 2 b) lineas de inestabilidad.  3 c) frentes ocluidos de movimiento rapido.  cuál de las siguientes afirmaciones es correcta con respecto a la turbulencia asociada con las tormentas eléctricas?
	S 1 118-P0 1 2 3 S 1 118-¿C	b) líneas de inestabilidad.  3 c) frentes ocluidos de movimiento rápido.  lo general, las condiciones meteorologicas mas severas, tales como vientos destructivos, fuerte granizo y tornados, se asocian a:  1 a) frentes calidos de movimiento lento por encima de la tropopausa.  * 2 b) lineas de inestabilidad.  3   C) frentes ocluidos de movimiento rapido.  cuál de las siguientes afirmaciones es correcta con respecto a la turbulencia asociada con las tormentas eléctricas?  1 a) Fuera de la nube, la turbulencia de corte puede encontrarse a 50 millas transversalmente de una tormenta fuerte.
	S 1 118-P0 1 2 3 S 1 118-¿	b) líneas de inestabilidad.  c) frentes ocluidos de movimiento rápido.  lo general, las condiciones meteorologicas mas severas, tales como vientos destructivos, fuerte granizo y tornados, se asocian a:  1
	S 1 118-P0 1 2 3 S 1 118-¿C	b) líneas de inestabilidad.  3 c) frentes ocluidos de movimiento rápido.  lo general, las condiciones meteorologicas mas severas, tales como vientos destructivos, fuerte granizo y tornados, se asocian a:  1 a) frentes calidos de movimiento lento por encima de la tropopausa.  * 2 b) lineas de inestabilidad.  3   C) frentes ocluidos de movimiento rapido.  cuál de las siguientes afirmaciones es correcta con respecto a la turbulencia asociada con las tormentas eléctricas?  1 a) Fuera de la nube, la turbulencia de corte puede encontrarse a 50 millas transversalmente de una tormenta fuerte.
	S 1 118-P0 1 2 3 S 1 118-¿C	b) líneas de inestabilidad.  c) frentes ocluidos de movimiento rápido.  lo general, las condiciones meteorologicas mas severas, tales como vientos destructivos, fuerte granizo y tornados, se asocian a:  1
	S 1 118-P0 1 2 3 S 1 118-¿C 1	b) líneas de inestabilidad.  3
	S 1 118-P0 1 2 3 S 1 118-¿C 1	b) líneas de inestabilidad.  3   C) frentes ocluidos de movimiento rápido.  1   Co general, las condiciones meteorologicas mas severas, tales como vientos destructivos, fuerte granizo y tornados, se asocian a:  1   Co general, las condiciones meteorologicas mas severas, tales como vientos destructivos, fuerte granizo y tornados, se asocian a:  2   Co general, las condiciones meteorologicas mas severas, tales como vientos destructivos, fuerte granizo y tornados, se asocian a:  3   Co general, las condiciones meteorologicas mas severas, tales como vientos destructivos, fuerte granizo y tornados, se asocian a:  1   Co general, las condiciones meteorologicas mas severas, tales como vientos destructivos, fuerte granizo y tornados, se asocian a:  1   Co general, las condiciones meteorologicas mas severas, tales como vientos destructivos, fuerte granizo y tornados, se asocian a:  2   Co general, las condiciones es corienta de la tropopausa.  *   2   Co general, las condiciones de movimiento lento por encima de la tropopausa.  *   2   Co general, las condiciones de movimiento lento por encima de la tropopausa.  *   2   Co general, las condiciones de movimiento rapido.  *   3   Co general, las condiciones de movimiento lento por encima de la tropopausa.  *   2   Co general, las condiciones de movimiento rapido.  *   3   Co general, las condiciones de movimiento rapido.  *   3   Co general, las condiciones de movimiento rapido.  *   3   Co general, las condiciones de movimiento rapido.  *   3   Co general, las condiciones de movimiento rapido.  *   3   Co general, las condiciones de movimiento rapido.  *   3   Co general, las condiciones de movimiento rapido.  *   3   Co general, las condiciones de movimiento rapido.  *   4   Co general, las condiciones de movimiento rapido.  *   4   Co general, las condiciones de movimiento rapido.  *   4   Co general, las condiciones de movimiento rapido.  *   4   Co general, las condiciones de movimiento rapido.  *   4   Co general, las condiciones de movimiento rapido.  *   5   Co ge
	S 1 118-P0 1 2 3 S 1 118-¿C 1	b) líneas de inestabilidad.  3   C) frentes ocluidos de movimiento rápido.  1   Co general, las condiciones meteorologicas mas severas, tales como vientos destructivos, fuerte granizo y tornados, se asocian a:  1   Co general, las condiciones meteorologicas mas severas, tales como vientos destructivos, fuerte granizo y tornados, se asocian a:  2   Co general, las condiciones meteorologicas mas severas, tales como vientos destructivos, fuerte granizo y tornados, se asocian a:  3   Co general, las condiciones meteorologicas mas severas, tales como vientos destructivos, fuerte granizo y tornados, se asocian a:  1   Co general, las condiciones meteorologicas mas severas, tales como vientos destructivos, fuerte granizo y tornados, se asocian a:  1   Co general, las condiciones meteorologicas mas severas, tales como vientos destructivos, fuerte granizo y tornados, se asocian a:  2   Co general, las condiciones es corienta de la tropopausa.  *   2   Co general, las condiciones de movimiento lento por encima de la tropopausa.  *   2   Co general, las condiciones de movimiento lento por encima de la tropopausa.  *   2   Co general, las condiciones de movimiento rapido.  *   3   Co general, las condiciones de movimiento lento por encima de la tropopausa.  *   2   Co general, las condiciones de movimiento rapido.  *   3   Co general, las condiciones de movimiento rapido.  *   3   Co general, las condiciones de movimiento rapido.  *   3   Co general, las condiciones de movimiento rapido.  *   3   Co general, las condiciones de movimiento rapido.  *   3   Co general, las condiciones de movimiento rapido.  *   3   Co general, las condiciones de movimiento rapido.  *   3   Co general, las condiciones de movimiento rapido.  *   4   Co general, las condiciones de movimiento rapido.  *   4   Co general, las condiciones de movimiento rapido.  *   4   Co general, las condiciones de movimiento rapido.  *   4   Co general, las condiciones de movimiento rapido.  *   4   Co general, las condiciones de movimiento rapido.  *   5   Co ge
60	S 1 118-P0 1 2 3 S 1 118-¿0 1	b) líneas de inestabilidad.  3   C) frentes ocluidos de movimiento rápido.  1   Co general, las condiciones meteorologicas mas severas, tales como vientos destructivos, fuerte granizo y tornados, se asocian a:  1   Co general, las condiciones meteorologicas mas severas, tales como vientos destructivos, fuerte granizo y tornados, se asocian a:  2   Co general, las condiciones meteorologicas mas severas, tales como vientos destructivos, fuerte granizo y tornados, se asocian a:  3   Co general, las condiciones meteorologicas mas severas, tales como vientos destructivos, fuerte granizo y tornados, se asocian a:  1   Co general, las condiciones meteorologicas mas severas, tales como vientos destructivos, fuerte granizo y tornados, se asocian a:  1   Co general, las condiciones meteorologicas mas severas, tales como vientos destructivos, fuerte granizo y tornados, se asocian a:  2   Co general, las condiciones es corienta de la tropopausa.  *   2   Co general, las condiciones de movimiento lento por encima de la tropopausa.  *   2   Co general, las condiciones de movimiento lento por encima de la tropopausa.  *   2   Co general, las condiciones de movimiento rapido.  *   3   Co general, las condiciones de movimiento lento por encima de la tropopausa.  *   2   Co general, las condiciones de movimiento rapido.  *   3   Co general, las condiciones de movimiento rapido.  *   3   Co general, las condiciones de movimiento rapido.  *   3   Co general, las condiciones de movimiento rapido.  *   3   Co general, las condiciones de movimiento rapido.  *   3   Co general, las condiciones de movimiento rapido.  *   3   Co general, las condiciones de movimiento rapido.  *   3   Co general, las condiciones de movimiento rapido.  *   4   Co general, las condiciones de movimiento rapido.  *   4   Co general, las condiciones de movimiento rapido.  *   4   Co general, las condiciones de movimiento rapido.  *   4   Co general, las condiciones de movimiento rapido.  *   4   Co general, las condiciones de movimiento rapido.  *   5   Co ge







1	*	1	
	a) 2	0 millas.	
2		2	
	b) 1	0 millas.	
3		3	
	c) 5	millas.	

# Figura 4. Indicador de velocidad



1	1								
	a) 100 MPH.								
2									
	b) 165 MPH.								
3	* 3								
	c) 208 MPH.								

63	S	1				
,	12 E	n un v	riraje med	io es	dar, el régimen de viraje del avión es de :	
	1		1			
		a)	3 grados	por s	ındo	
	2	*	2			
		b)	1 1/2 grad	dos p	segundo	
	3		3			
		c)	180 grado	s po	inuto	

64	S	1						
	12	Las	nube	s, la	niebl	la y e	el ro	cío sie
	1		*	1				
_			a) E	l vapo	r de	agu	ıa se	cond
	2	2		2				
_			b) C	uand	o el v	vapo	or de	agua
	3	3		3				
_			c) C	uando	la h	nume	edac	l relati

65	S	1						
	12	- Que	dete	ermina la	esta	abilid	dad longitu	idinal de un avion?
	•	1	*	1				
			a) L	a ubicac	ion d	el Co	G (centro	de gravedad) con respecto al centro de presion.
	14	2		2				
			b) L	a efectiv	idad	del e	estabilizad	dor horizontal.
	(	3		3				
			c) L	a relacin	entre	e tra	ccin y sus	tentacin con el peso y la resistencia.







66	S	1						
	12	Se	oued	le verifica	ar la p	orese	ncia de h	ielo en el carburador de una aeronave equipada con una hélice de paso fijo al aplicar aire caliente al carburador
	y no	tar:		•				
	1			1				
			a) l	Jn incren	nento	de F	RPM y lue	go una disminución gradual de las mismas.
	2		L- \ I	2			DDM	
	3		b) (	na dism 3	Inuci	on ae	RPIVI Y I	uego una indicación constante de las mismas.
	3		c) I	_	inucio	in de	RPM v I	uego un incremento gradual de las mismas.
			0, 0	TIA GIOTTI	iiiaoi	JII 40		and the state of t
67	S	1						
	120	٥خ -	Cuál	de las sig	guien	tes a	firmacion	es es correcta con respecto a las líneas de inestabilidad?
	1			1				
			a) S		están	asoc	ciadas co	n frentes fríos.
	2			2	Ļ.,			
	_		b) S		n lent	amei	nte pero :	son de movimiento rápido.
l	3			3 In confor	man	un fr	ente v no	rmalmente contienen tormentas eléctricas de estado severo.
			C) 1	to como	man	unin	ente y no	mainente contienen torrientas electricas de estado severo.
68	S	1						
			uál	de las sig	guien	tes a	firmacion	es es correcta con respecto a las líneas de inestabilidad?
	1			1				
			a) S		n lent	amei	nte, pero	se mueven rápido.
	2			2	<u> </u>	<u> </u>		
1	^		b) E		acion	adas I	sólo con	sistemas frontales.
	3		c) E	3 Penresen	tan Ir	l ne ma	avores ric	esgos meteorológicos para una aeronave.
			U) F	rebiesell	tall I	ااا در	ayores HE	ogos motoriologicos para una actoriave.
69	S	1						
	122.	٥خ -	uál	de las siç	guien	tes a	firmacion	es es verdadera con respecto al ciclo de vida de una tormenta eléctrica?
	1			1				
			a) L		entes	asce	ndentes	siguen desarrollándose durante la etapa de disipación de la tormenta eléctrica.
	2		*	2	<u> </u>	<u> </u>		
	3		D) E	3 inicio d	e ia i	iuvia T	en ia sup	perficie terrestre indica la etapa madura de la tormenta eléctrica.
			c) F		e la l	L Iuvia	en la sur	erficie terrestre indica la etapa de disipación de la tormenta eléctrica.
			٥, -		0 10 1		011 IG 0GP	omoto terrosito maioa la orapa de diopasión de la territoria diocurical
70	S	1						
	123.	- კር	)ué s	señales v	risible	s ind	lican turb	ulencia extrema en las tormentas eléctricas?
	1			1				
			a) L		le las	nube	es cerca	a la superficie, lluvia fuerte y granizo.
l	2		h) E	2 Raio tach	0 1/ 1/	  cibili	dad gran	izo y precipitación estática.
	3		*	3	I vi		uau, gran	izo y precipitación estatica.
	U		c) N		mulo	nimb	us, rayos	muy frecuentes y nubes de torbellino.
			,					· · · ·
71	S	1						
		_	ué f	enómeno	met	eorol	ógico se	ñala el inicio de la etapa madura de una tormenta eléctrica?
	1		*	1 	  a  - '	lund-		
1	2		a) E	l inicio d	e ia l	iuvia.		
			b) I		ión d	e la n	arte sun	erior de un yunque.
1	3		-,-	3	1	p	cap	entre Annual Communication and the Communica
			c) E	I rango o	de cre	ecimi	ento de la	a nube es el máximo.
72	S	1			<u> </u>	Щ		
			≀ué d		stica	suele	estar rel	acionada con la etapa cúmulo de una tormenta eléctrica?
	1		2) A	1 Nube de t	torbo	lling		
ı	2		*	2	Joine			
			b) (		asce	nden	te contin	ua.
	3			3				
			c) lı	nicio de l	luvia	en la	superfic	e
	_ '							
73	S 126	1		0 01 -' '	d -	. al	·	monto eléctrico, unué eteno esté espectario de establicado establicado está espectado establicado está espectado establicado está espectado establicado está espectado establicado está especial establicado está establicado está especial establicado está establicado esta
	126. 1		ırant	e ei ciclo 1	ae v	ida d	e una tor	menta eléctrica, ¿qué etapa está caracterizada predominantemente por corrientes descendentes?
			a) N	л Лadura.				
	2		۵, ۱۱	2				
			b) E	n desarr	ollo.			
	3		*	3				





						E10.33	3424 K
			c) [	Disipaciór	۱.		
74	S	1	ı			<del></del>	
74	-		Jué (	<u> </u>	mínir	L l	as?
	1			1			
			a) 2	20 millas.			
	2	2		2			
			b) 3	30 millas.			
	(3)	3	*	3			
			c) 4	10 millas.			
75	S	1	<u> </u>				
						ntes afirmaciones es correcta con respecto al uso de un radar meteorológico de abordo para el reconocimiento de ciertas	
				meteorol	ógica	as?	
	1		*	1			
			a) E		del	l radar meteorológico no garantiza que se puedan evitar los instrumentos para condiciones meteorológicas.	
	2	2		2			
			b) L		n de	granizo se garantiza al volar entre los ecos más intensos.	
	3	3		3			
			c) E	El área de	spej	jada entre los ecos intensos indica que se puede mantener la visualización de las tormentas al volar entre dichos ecos.	
76	S	1					
			niel	ola produ	cida	por la actividad frontal es resultado de la saturación debido a:	
	1			1			
			a) 6	enfriamie	nto n	octurno.	
	2	2		2			
			b) 6		nto a	adiabático.	
	3	3	*	3			
			c) e	evaporaci	ón de	de precipitación.	
77	S	1	ı			<del></del>	
		∵ Cı	ıál e	s la máxi	ma v	L L L velocidad para extender el flaps?	
10. Coda do la maxima fotosidad para oxionado di napo.						andriada para Ontoriado de napo.	

# Figura 4. Indicador de velocidad



1		1							
	a) 6	5 MPH.							
2	*	2							
	b) 1	00 MPH							
3		3							
	c) 165 MPH.								

78	S	1							
	13	13 ¿Cuál condición es la más favorable para el desarrollo de hielo en el carburador?							
	1			1					







		a) Cualquier temperatura bajo cero y humedad relativa de menos del 50 por ciento.
	2	
		b) Temperatura entre 1° C y 10° C y baja humedad.
	3	3   Samparatura antra 7º C y 21º C y alta humadad
		c) Temperatura entre -7° C y 21° C y alta humedad.
79	S 1	
	13 ¿Cı	uál es el proceso por el cual la humedad se incorpora al aire no saturado?
	1	
		a) Evaporación y sublimación.
	2	b) Calor y condensación.
	3	3
		c) Sobresaturación y evaporación.
00		
80		un ascenso a régimen prefijado es necesario mantener constante :
	1	1
		a) Velocidad, altura y régimen de variómetro
	2	
		b) Régimen de variómetro y velocidad 3
	3	c) Velocidad y régimen de inclinación
		-y
81		
		mejor mezcla de potencia es aquella relación aire/combustible en la cual:
	1	a) las temperaturas de la tapa de cilindro son las más frías.
	2	* 2
		b) se puede obtener la máxima potencia a cualquier regulación del acelerador.
	3	3
		c) se puede obtener una potencia determinada, ya sea con la máxima presión del múltiple de admisión (manifold) o con el ajuste del acelerador.
82	S 1	
		e causa en un avion (excepto los que tienen cola en T) un momento de nariz abajo (nosedown) al reducir la potencia y no ajustar los controles?
	1	1
		a) El CG se desplaza hacia adelante cuando la potencia y la resistencia son reducidas.
	2	2
	3	3
		c) Cuando la potencia es reducida menos que el peso, la sustentacion tambien se reduce y las alas no pueden soportar el peso.
83		é instrumentos quedarán inoperativos si se bloquean las tomas estáticas?
	13) 200	e instrumentos quedaran inoperativos si se bioquean las tomas estaticas?
		A. Velocímetro
	2	2
		B. Altímetro y variómetro
	3	S. Velocímetro, altímetro y variómetro
		C. Volocimento, animento y varioritato
84		
		Cuál de los siguientes peligros en vuelo suele asociarse a los frentes cálidos?
	1	a) Niebla de advección.
	2	
		b) Niebla de radiación.
	3	* 3
		c) Niebla inducida por precipitación.
85	S 1	
- 00		ual de los siguientes peligros en vuelo suele asociarse a los frentes calidos?
	1	1
		a) niebla de adveccion.
	2	b) niebla de radiacion.
	3	b) niebia de radiación.
		c) niebla inducida por precipitación.
86		situación que más favorece la formación de niebla de advección es:
		contraction due mas tayorede la formación de media de 20vección es:







[	1	1		
,			gera	a que mueve aire más frío sobre una superficie de agua.
	2	* 2		
Γ			de a	ire que se mueve hacia el interior, desde la costa, durante el invierno.
l	3	c) una masa c	10 a	lire cálido y húmedo que se establece sobre una superficie fría bajo condiciones de no-vientos.
		o) una masa c	ac a	ne callad y franceae que se establece sobre una superiole ma bajo contationes de no vientos.
87	S 1			
	132 Si	la niebla de ad	lvec	ción se ha desplazado sobre un aeropuerto costero durante el día, ¿qué puede disipar o elevar esta niebla hasta nubes de
	estratos	bajos?		
Į	1	1 1		
[	2	a) El enfriamie	enic	noctumo.
l		b) La radiació	n de	e la superficie.
	3	* 3		
		c) Vientos de	15 r	nudos o más fuertes.
88	S 1	Luá factor clay	o lo	niebla de advección a nubes estratos bajos?
	133 20	1	a Ia	niebia de advección a nubes estratos bajos?
l	•	a) Enfriamient	to n	octurno.
[	2	2		
		b) Sequedad	de l	a masa terrestre subyacente.
l	3	* 3		
		c) Vientos de	sup	erficie de aproximadamente 15 nudos o más fuertes.
89	S 1			
	0ن134	Cuál es la difere	enci	a en la formación o ubicación de la niebla de advección, de radiación y de vapor?
	1	* 1		
				idiación se restringe a áreas terrestres; la niebla de advección es más común a lo largo de las áreas costeras; la niebla de
1	2	vapor se form	a so	obre una superficie de agua.
l			e ac	I dvección es más densa a medida que la velocidad del viento se incrementa hasta los 20 nudos; la niebla de vapor requiere
		· 1		uy ligero; la niebla de radiación se forma cuando la tierra o el agua enfrían el aire por radiación.
[	3	3		
				apor se forma a partir de aire húmedo que se mueve por encima de una superficie más fría; la niebla de advección requiere
		aire frio por er	ncin	na de una superficie más cálida; la niebla de radiación es producida por el enfriamiento de radiación de la tierra.
90	S 1			
	0خ135	Cómo se forma	la n	iebla de advección?
l	1	1	-1	
[	2	a) Una masa (	ue a	aire húmedo y marítimo entra en tierra en invierno.
ı			ovié	ndose sobre una superficie más cálida.
[	3	* 3		
		c) Aire cálido	y hứ	úmedo moviéndose sobre una superficie fría.
91	S 1	<u> </u>		
31			la ni	iebla de adveccion?
ŀ	1	1		
		a) una masa d	de a	irie humedo y maritimo entra en tierra en invierno.
	2	2		
[	3	b) aire trio mo	vier	ndose sobre una superficie mas calida.
l			y hu	ımedo moviendose sobre una superficie fria.
92	S 1			
-	)خ136 1	Cuál de las sigu	iien	tes afirmaciones es correcta con respecto a la niebla de advección?
l		a) Se forma le	enta	mente y se disipa muy rápidamente.
[	2	2		
r			asi (	exclusivamente por la noche o casi al amanecer.
l	3	* 3		
		o) Fueue apar	ece	er repentinamente durante el día o la noche, y es más persistente que la niebla de radiación.
93	S 1			
	Oن -137	ual de las sigui	ient	es afirmaciones es correcta con respecto a la niebla de adveccion?
Į	11	1 1	m.t.	L monte y as dising my rapidements
ſ	2	a) se forma le	ıntal	mente y se disipa muy rapidamente.
l			asi e	exclusivamente por la noche o casi al amanecer.







	3	*	3	1	
l	3	_		2000	r reportingmente durante al dia e la poche y compa paraistante que la pichla de radiccion
		(0)	pueue apa	arece	r repentinamente durante el dia o la noche, y es mas persistente que la niebla de radiacion.
94	S	1			
34			aué valo	roc c	e encuentra la visibilidad en caso de neblina?
	137		1	1633	s encuentra la visibilitada en caso de nebilita :
l	•	3)	Entre 500	v 10	00 m
[	2	Ψ,	2	, T	35 11.
l		b)	Entre 100	0 v 1	500m
]	3	*	3	Ι, .	333
l		c)	Entre 100	0 v 2	000m.
		-/		- , _	
95	S	1			
	138- ¿	Entre	que valor	es s	e encuentra la visibilidad en caso de neblina?
	1		1		
		a)	entre 500	y 10	00 m.
[	2		2		
		b)	entre 100	0 y 1	500m.
Į	3	*	3		
		c)	entre 100	0 y 2	000m.
96		1			
		Cuál		juien	les opciones es una característica importante de la cortante viento (Windshear)?
Į	1	+.	1	<u> </u>	
		(a)		nta sc	olo a niveles inferiores y existe en una dirección horizontal.
l	2		2	<u> </u>	
ſ	_	(D)		nta er	n cualquier nivel y existe sólo en una dirección vertical.
l	3	_	3		anter an audición pivol y puede puintir en proban disconiones horizontal y portion
		(0)	se pueue	pres	entar en cualquier nivel y puede existir en ambas direcciones, horizontal y vertical.
97	S	1		l	
<u>ن</u>			de las sig	uient	es opciones es una caracteristica importante de la cortante viento (Windshear)?
	1		1	<u> </u>	Control of the strategic and the strain of t
ı	•	a)	se presen	ta so	lo a niveles inferiores y existe en una direccion horizontal.
	2	Ť	2		
,		b)	se presen	ta er	cualquier nivel y existe solo en una direccion vertical.
	3	*	3		
		c)	se puede	pres	entar en cualquier nivel y puede existir en ambas direcciones, horizontal y vertical.
98		1			
	139	El Sis	tema de A	lerta	de Windshear de Bajo Nivel (LLWAS) proporciona información sobre el viento y procedimientos de software para detectar la
	presei	ncia d	1		
Į	1	+.	1		
Ī				nna (	giratoria de aire que se extiende desde una nube cumulonimbo.
Į	2	*	2	٠.	
ı		D)	Cambio e	n ia c	lirección y/o velocidad del viento, en las cercanías de un aeropuerto.
l	3		Marimian	to do	
		C)	viovimien	io de	laire hacia abajo, relacionado con vientos continuos con un componente oriental debido a la rotación de la Tierra.
99	S	1		1	
- 00			olor identi	ifica I	a velocidad normal de operación con flap?



# Figura 4. Indicador de velocidad



	1	1	
			mite inferior al superior del arco blanco.
	2	2	
		b) El arco ver	de
	3	* 3	
		c) El arco bla	nco.
100			
	14 La	oosibilidad de	formación de hielo en el carburador existe aún cuando la temperatura ambiente del aire alcanza:
	1	* 1	
		a) Hasta 21°	C y la humedad relativa es alta.
	2	2	
		b) Hasta 32°	C y hay humedad visible.
	3	3	
		c) Hasta -15°	C y la humedad relativa es alta.
			-
101	S 1		
	14 Si ւ	ına masa de ai	ire se va trasladando estará:
	1	1	
		a) Desarrolla	ndo propiedades convectivas.
	2	* 2	
•		b) Tomando	propiedades de la superficie por donde transita.
	3	3	
		c) Permaneci	endo en su estado original.
102	S 1		
	14 Un	avion ha sido	cargado de manera que su CG ha quedado detras del limite trasero, lo cual causa que el mismo sea:
	1	* 1	
		a) Menos est	able en todas las velocidades.
	2	2	
'		b) Menos est	able a bajas velocidades, pero ms estable en altas velocidades.
	3	3	
'		c) Menos esta	able en altas velocidades, pero ms estable en bajas velocidades.
103	S 1		
	14Para	recobrar una	actitud anormal de picada es necesario.
	1	*	
	1	a Reducir la	potencia, disminuir la inclinación y llevar la nariz al horizonte.
	2		
	1	bVer el lado	del giro, mantener la potencia deseada, calcular el descenso
1	3		
		c. Enfocar co	n la mirada la actitud mediante el horizonte artificial, disminuir la potencia
		2. 2	The state of the s





104	S	1									
	14)	Si la	componente	de v	iento r	no es la	correcta para la cabecera de aproximación instrumental solicitaremos al control:				
	1										
			A. Un viraje	por d	lerech	a para ir	corporarnos a básica por izquierda				
	2	!	1 1		<u> </u>						
1		.	B. Realizar I	a apr	oxima	ación frus	trada				
	3		*   2 C. Realizar I	o oire	ا	śp. vieu ol	proprieto				
		L	C. Nealizal I	a circ	Julacic	JII VISUAI	prescripta				
105	S	1									
		- Po	r lo general, l	a coi	tante	de vient	o (Windshear) suele encontrarse:				
	1		1								
			a) cerca de	una a	ctivida	ad fronta	l cálida o estacionaria.				
	2	!	2								
				velo	cidad	del vient	o es mayor a 35 nudos.				
	3	<u> </u>	* 3	da in:	/o ==: é:	n do tona	naratura y agrae de termentos aléctricas				
		L	c) en areas	ue inv	versio	n de tem	peratura y cerca de tormentas eléctricas.				
106	S	1									
100		- La	cortante de v	/iento	(wind	dshear) (	le bajo nivel puede ocurrir cuando:				
	1		1			,					
,			a) los viento	s de	superf	ficie son	ligeros y variables.				
	2	_	* 2								
			b) existe una	inve	ersión	de temp	eratura de bajo nivel con vientos fuertes por encima de la inversión.				
	3		3	<u> </u>							
		L	c) los viento	s de	superf	ficie se e	ncuentran por encima de 15 nudos y, con la altura, no existe variación en la dirección y velocidad del viento.				
107	S	1			П						
107		- Si :	se produce u	na in	versió	n de ten	operatura, inmediatamente después del despegue o durante la aproximación para el aterrizaje, existe un peligro				
			debido a:			40 10	poradita, illinodidamono dospuos dei dospogdo o dalamo la aproximación para el distrizajo, esteto dir pengio				
	. 1		* 1								
			a) cortante d	le vie	nto (w	vindshea	r).				
	2		2								
			b) fuertes vie	entos	de su	perficie.					
	3		3	<u> </u>							
		L	c) fuertes co	rrien	ies co	nvectiva	5.				
108	S	1		l	П						
		- Si	durante el de	speq	ue, ba	ajo condi	ciones de turbulencia de bajo nivel, se produce una disminución repentina en el viento de nariz, esto causará:				
	1	-	* 1	İ		•					
			a) pérdida e	n la v	elocid	lad de vı	elo, equivalente a la disminución en la velocidad del viento.				
	2		2								
	_			en la	veloci	idad de v	ruelo, equivalente a la disminución en la velocidad del viento.				
	3		3		ión en la velocidad de vuelo, pero la velocidad absoluta disminuirá.						
		Į	c) minguna v	anac	ion en	i ia veioc	idad de vuelo, pero la velocidad absoluta distrillidira.				
109	S	1									
			urante el des	spegi	ue, ba	jo condid	ciones de sospecha de turbulencia de bajo nivel, se produce una disminucion repentina en el viento de nariz,				
	esto	cau	sara:								
	1		* 1								
			a) perdida e	n la v	elocid	lad de vı	uelo, equivalente a la disminucion en la velocidad del viento.				
	2	:	<u>2</u>		1	ا ا ا ماها	wala aguivalanta a la diaminusian an la validid-id-id-idididididid				
1	3		b) aumento	en Ia	veloc	idad de \	vuelo, equivalente a la disminucion en la velocidad del viento.				
ļ	J	-		L ariac	l ión en	la veloc	idad de vuelo, pero la velocidad absoluta disminuira.				
		L	o, imiguila v	ando	.511 511	. 14 VUIUL	naas as 1866, paro la roissiada absoluta distilituita.				
110	S	1									
	144	- Se	puede espei	ar ur	na cort	tante de	viento fuerte (windshear):				
	1	_	1								
		_	-	te de	una c	orriente	de chorro, por encima del núcleo, que tenga una velocidad de 60 a 90 nudos.				
	2	_	b) si lee pun	tos :-	oté ===	المراجعة	5° C están separados por una distancia de 7° a 10° de latitud.				
1	3	_	* 3	los is	l	iicos de :	o C estan separados por una distancia de 7º a 10º de fatilido.				
				de h	aia nr	esión de	I núcleo de una corriente de chorro donde la velocidad en el núcleo es mayor a 110 nudos.				
		L	., 5. 1440		,∽ P1		and the second and th				
111	S	1									
	145	- Du	rante una ap	roxim	nación	, la mejo	r manera de ser alertado sobre una posible cortante de viento (windshear), consiste en monitorear:				
	1		1	Ļ							
ı	_			d de	comp	ensaciór	requerida para aliviar las presiones de control.				
١	2	-	b) las correc	cione	es de o	curso ne	cesarias para permanecer en la línea central de la pista.				



# Dirección Nacional de Seguridad Operacional

Dirección de Licencias al Personal Azopardo 1405 Capital Federal



	3		*	3										
		•	c) la		ia v v	elocidad vertical requeridas para permanecer en la trayectoria de planeo adecuada.								
			0)	х рототто	j .	Totale Totale Totale para permanent of a regional to plante adolesce.								
112	S	1												
	146	¿(	Qué condiciones de viento puede esperar que ocurran si se reportan turbonadas en su destino?											
	1			1										
			a) V	/ariacion	es rá	pidas en la velocidad del viento entre picos de 15 nudos o más y viento en calma.								
	2	2		2										
			b) F	Ráfagas (	de vie	ento con un pico de al menos 35 nudos combinadas con una variación de dirección de 30° o más.								
	3	}	*	3										
			c) Ir	ncremen	tos re	pentinos en la velocidad del viento de por lo menos 16 nudos hasta una velocidad sostenida de 22 nudos o más por un								
			mín	imo de 1	l minu	ito.								
					,									
113		1												
						e la siguiente observación METAR posee un campo de elevación de 3.500 pies MSL. Se reportó la parte superior del cielo								
	ı					METAR KHOB 151250Z 17006KT 4SM OVC005 13/11 A2998. ¿Cuál es el espesor de la capa de nubes si el cielo se								
	_	_	ra cu		or una	a capa continua?								
	1			1										
			a) 2	.500 pie	S.									
	2	<u>'</u>	*	2										
			b) 3	.500 pie	S.									
	3	}		3										
			c) 4	.000 pie	S.									
					,									
114		1			L									
	ı					o indica turbulencia que causa momentáneamente variaciones leves, erróneas en la altitud y/o la posición de vuelo. En este								
	_		pilot	o debe r	eporta	arlo como:								
	1		-> -	1	li an an an									
			a) s	acudida	ligera									
	2			2	i									
		,	D) ti	urbulenc 3	ia iige	Fa.								
	3	•	-> 4.		<u> </u>									
			C) ti	urbulenc	ia mo	Jeraua.								
115	S	1												
115	3	- 1												

# 15.- ¿Cuál color identifica la velocidad de pérdida sin potencia con el flaps y tren de aterrizaje en configuración de aterrizaje?

# Figura 4. Indicador de velocidad



1		1											
	a) L	a) Límite superior del arco verde.											
2		2											
	b) L	ímite sup	erior	r del arco blanco.									
3	*	3											
	c) L	c) Límite inferior del arco blanco.											





116		
	S 1	
		ando una masa de aire frio y caliente se encuentran:
ļ		
Į	1	
		a) El aire frio se posesiona por encima del aire caliente.
[	2	2
L		
		b) El aire caliente se mantiene por debajo del aire frio.
	3	*   3
,		c) El aire frio se posesiona por debajo del aire caliente.
		o) Et alle tille de podesiona per desage del alle dallette.
		· · · · · · · · · · · · · · · · · · ·
117	S 1	
	150 - Si	la turbulencia ocasiona variaciones en la altitud y/o la posición de vuelo, pero el control de la aeronave permanece positivo, se debe reportar
		tuación como turbulencia:
	1	
		a) ligera.
[	2	2
l		
		b) severa.
	3	*   3
		c) moderada.
		o) moderada.
118	S 1	
	151 Si	se encuentra turbulencia por encima de los 15.000 pies AGL que no está relacionada con la nubosidad cumuliforme, se debe reportar dicha
		n como turbulencia:
}		
l	1	
		a) severa.
	2	* 2
l		b) de aire claro.
ı	2	
Į	3	3
		c) convectiva.
119	S 1	
113		Visil on a largificação de los terminos DDOMO 2402 - TCDA utilizados en Drancations de Assadrama Terminal (TATV)
	152- کال	Lual es el significado de los terminos PROB40 2102 +TSRA utilizados en Pronosticos de Aerodromo Terminal (TAF)?
	1	
-		a) probabilidad de fuertes tormentas electricas con lluvias intensas por debajo de 4.000 pies a las 2102 hrs.
]	2	* 2
l		
		b) entre las 2100UTC y 0200UTC existe un cuarenta por ciento (40%) de probabilidades de suscitarse tormentas electricas con fuertes lluvias.
	3	
		c) comenzando a las 2102UTC existe un cuarenta por ciento (40%) de probabilidades de suscitarse fuertes tormentas electricas y lluvias
		intensas.
		moreuc.
1		
120	S 1	
120		Cuál es el significado de los términos PROB40 2102 +TSRA utilizados en Pronósticos de Aeródromo Terminal (TAF)?
120		Cuál es el significado de los términos PROB40 2102 +TSRA utilizados en Pronósticos de Aeródromo Terminal (TAF)?
120	اخ152	1 1
120	)خ152 1	a) Probabilidad de fuertes tormentas eléctricas con lluvias intensas por debajo de 4.000 pies a las 2102 hs.
120	اخ152	a) Probabilidad de fuertes tormentas eléctricas con lluvias intensas por debajo de 4.000 pies a las 2102 hs.
120	)خ152 1	a) Probabilidad de fuertes tormentas eléctricas con lluvias intensas por debajo de 4.000 pies a las 2102 hs.
120	)خ152 1	a) Probabilidad de fuertes tormentas eléctricas con lluvias intensas por debajo de 4.000 pies a las 2102 hs.
120	152 ¿(	a) Probabilidad de fuertes tormentas eléctricas con lluvias intensas por debajo de 4.000 pies a las 2102 hs.  * 2   b) Entre las 2100 UTC y 0200 UTC existe un cuarenta por ciento (40%) de probabilidades de que ocurran tormentas eléctricas con fuertes
120	)خ152 1	a) Probabilidad de fuertes tormentas eléctricas con lluvias intensas por debajo de 4.000 pies a las 2102 hs.  * 2   b) Entre las 2100 UTC y 0200 UTC existe un cuarenta por ciento (40%) de probabilidades de que ocurran tormentas eléctricas con fuertes lluvias.  3
120	152 ¿(	a) Probabilidad de fuertes tormentas eléctricas con lluvias intensas por debajo de 4.000 pies a las 2102 hs.  * 2   b) Entre las 2100 UTC y 0200 UTC existe un cuarenta por ciento (40%) de probabilidades de que ocurran tormentas eléctricas con fuertes lluvias.  3   c) comenzando a las 2102 UTC existe un cuarenta por ciento (40%) de probabilidades de que ocurran fuertes tormentas eléctricas y lluvias
120	152 ¿(	a) Probabilidad de fuertes tormentas eléctricas con lluvias intensas por debajo de 4.000 pies a las 2102 hs.  * 2   b) Entre las 2100 UTC y 0200 UTC existe un cuarenta por ciento (40%) de probabilidades de que ocurran tormentas eléctricas con fuertes lluvias.  3
120	152 ¿(	a) Probabilidad de fuertes tormentas eléctricas con lluvias intensas por debajo de 4.000 pies a las 2102 hs.  * 2   b) Entre las 2100 UTC y 0200 UTC existe un cuarenta por ciento (40%) de probabilidades de que ocurran tormentas eléctricas con fuertes lluvias.  3   c) comenzando a las 2102 UTC existe un cuarenta por ciento (40%) de probabilidades de que ocurran fuertes tormentas eléctricas y lluvias
120	152 ¿(	a) Probabilidad de fuertes tormentas eléctricas con lluvias intensas por debajo de 4.000 pies a las 2102 hs.  * 2   b) Entre las 2100 UTC y 0200 UTC existe un cuarenta por ciento (40%) de probabilidades de que ocurran tormentas eléctricas con fuertes lluvias.  3   c) comenzando a las 2102 UTC existe un cuarenta por ciento (40%) de probabilidades de que ocurran fuertes tormentas eléctricas y lluvias
[	152 ¿! 1 2 3	a) Probabilidad de fuertes tormentas eléctricas con lluvias intensas por debajo de 4.000 pies a las 2102 hs.  * 2   b) Entre las 2100 UTC y 0200 UTC existe un cuarenta por ciento (40%) de probabilidades de que ocurran tormentas eléctricas con fuertes lluvias.  3   c) comenzando a las 2102 UTC existe un cuarenta por ciento (40%) de probabilidades de que ocurran fuertes tormentas eléctricas y lluvias intensas.
[	152 ¿(1) 2 3 S 1 153 ¿(1)	a) Probabilidad de fuertes tormentas eléctricas con lluvias intensas por debajo de 4.000 pies a las 2102 hs.  * 2   b) Entre las 2100 UTC y 0200 UTC existe un cuarenta por ciento (40%) de probabilidades de que ocurran tormentas eléctricas con fuertes lluvias.  3   c) comenzando a las 2102 UTC existe un cuarenta por ciento (40%) de probabilidades de que ocurran fuertes tormentas eléctricas y lluvias intensas.  Qué valores se utilizan para determinar los Pronósticos de Vientos de Altura?
[	152 ¿! 1 2 3	a) Probabilidad de fuertes tormentas eléctricas con lluvias intensas por debajo de 4.000 pies a las 2102 hs.  * 2   b) Entre las 2100 UTC y 0200 UTC existe un cuarenta por ciento (40%) de probabilidades de que ocurran tormentas eléctricas con fuertes lluvias.  3   c) comenzando a las 2102 UTC existe un cuarenta por ciento (40%) de probabilidades de que ocurran fuertes tormentas eléctricas y lluvias intensas.  Qué valores se utilizan para determinar los Pronósticos de Vientos de Altura?
[	152 ¿(1) 2 3 S 1 153 ¿(1)	a) Probabilidad de fuertes tormentas eléctricas con lluvias intensas por debajo de 4.000 pies a las 2102 hs.  * 2   b) Entre las 2100 UTC y 0200 UTC existe un cuarenta por ciento (40%) de probabilidades de que ocurran tormentas eléctricas con fuertes lluvias.  3   c) comenzando a las 2102 UTC existe un cuarenta por ciento (40%) de probabilidades de que ocurran fuertes tormentas eléctricas y lluvias intensas.  Qué valores se utilizan para determinar los Pronósticos de Vientos de Altura?
[	152 ¿(1) 2 3 S 1 153 ¿(1)	a) Probabilidad de fuertes tormentas eléctricas con lluvias intensas por debajo de 4.000 pies a las 2102 hs.  * 2   b) Entre las 2100 UTC y 0200 UTC existe un cuarenta por ciento (40%) de probabilidades de que ocurran tormentas eléctricas con fuertes lluvias.  3   c) comenzando a las 2102 UTC existe un cuarenta por ciento (40%) de probabilidades de que ocurran fuertes tormentas eléctricas y lluvias intensas.  Qué valores se utilizan para determinar los Pronósticos de Vientos de Altura?
[	3 S 1 153 ¿6	a) Probabilidad de fuertes tormentas eléctricas con lluvias intensas por debajo de 4.000 pies a las 2102 hs.  * 2   b) Entre las 2100 UTC y 0200 UTC existe un cuarenta por ciento (40%) de probabilidades de que ocurran tormentas eléctricas con fuertes lluvias.  3   c) comenzando a las 2102 UTC existe un cuarenta por ciento (40%) de probabilidades de que ocurran fuertes tormentas eléctricas y lluvias intensas.  Qué valores se utilizan para determinar los Pronósticos de Vientos de Altura?  1   a) Dirección verdadera y MPH.
[	3 S 1 153 ¿( 1 2 2 3 2 2 2 2	a) Probabilidad de fuertes tormentas eléctricas con lluvias intensas por debajo de 4.000 pies a las 2102 hs.  * 2   b) Entre las 2100 UTC y 0200 UTC existe un cuarenta por ciento (40%) de probabilidades de que ocurran tormentas eléctricas con fuertes lluvias.  3   c) comenzando a las 2102 UTC existe un cuarenta por ciento (40%) de probabilidades de que ocurran fuertes tormentas eléctricas y lluvias intensas.  Qué valores se utilizan para determinar los Pronósticos de Vientos de Altura?  1   a) Dirección verdadera y MPH.  * 2   b) Dirección verdadera y nudos.
[	3 S 1 153 ¿6	a) Probabilidad de fuertes tormentas eléctricas con lluvias intensas por debajo de 4.000 pies a las 2102 hs.  * 2   b) Entre las 2100 UTC y 0200 UTC existe un cuarenta por ciento (40%) de probabilidades de que ocurran tormentas eléctricas con fuertes lluvias.  3   c) comenzando a las 2102 UTC existe un cuarenta por ciento (40%) de probabilidades de que ocurran fuertes tormentas eléctricas y lluvias intensas.  Qué valores se utilizan para determinar los Pronósticos de Vientos de Altura?  1   a) Dirección verdadera y MPH.  * 2   b) Dirección verdadera y nudos.
[	3 S 1 153 ¿( 1 2 2 3 2 2 2 2	a) Probabilidad de fuertes tormentas eléctricas con lluvias intensas por debajo de 4.000 pies a las 2102 hs.  * 2   b) Entre las 2100 UTC y 0200 UTC existe un cuarenta por ciento (40%) de probabilidades de que ocurran tormentas eléctricas con fuertes lluvias.  3   c) comenzando a las 2102 UTC existe un cuarenta por ciento (40%) de probabilidades de que ocurran fuertes tormentas eléctricas y lluvias intensas.  Qué valores se utilizan para determinar los Pronósticos de Vientos de Altura?  1   a) Dirección verdadera y MPH.  * 2   b) Dirección verdadera y nudos.
[	3 S 1 153 ¿( 1 2 2 3 2 2 2 2	a) Probabilidad de fuertes tormentas eléctricas con lluvias intensas por debajo de 4.000 pies a las 2102 hs.  * 2   b) Entre las 2100 UTC y 0200 UTC existe un cuarenta por ciento (40%) de probabilidades de que ocurran tormentas eléctricas con fuertes lluvias.  3   c) comenzando a las 2102 UTC existe un cuarenta por ciento (40%) de probabilidades de que ocurran fuertes tormentas eléctricas y lluvias intensas.  Qué valores se utilizan para determinar los Pronósticos de Vientos de Altura?  1   a) Dirección verdadera y MPH.  * 2   b) Dirección verdadera y nudos.
[	3 S 1 153 ¿( 1 2 2 3 2 2 2 2	a) Probabilidad de fuertes tormentas eléctricas con lluvias intensas por debajo de 4.000 pies a las 2102 hs.  * 2   b) Entre las 2100 UTC y 0200 UTC existe un cuarenta por ciento (40%) de probabilidades de que ocurran tormentas eléctricas con fuertes lluvias.  3   c) comenzando a las 2102 UTC existe un cuarenta por ciento (40%) de probabilidades de que ocurran fuertes tormentas eléctricas y lluvias intensas.  Qué valores se utilizan para determinar los Pronósticos de Vientos de Altura?  1   a) Dirección verdadera y MPH.  * 2   b) Dirección verdadera y nudos.
121	152 ¿ι 1 2 3 S 1 153 ¿ι 1	a) Probabilidad de fuertes tormentas eléctricas con lluvias intensas por debajo de 4.000 pies a las 2102 hs.  * 2    b) Entre las 2100 UTC y 0200 UTC existe un cuarenta por ciento (40%) de probabilidades de que ocurran tormentas eléctricas con fuertes lluvias.  3    c) comenzando a las 2102 UTC existe un cuarenta por ciento (40%) de probabilidades de que ocurran fuertes tormentas eléctricas y lluvias intensas.  Qué valores se utilizan para determinar los Pronósticos de Vientos de Altura?  1    a) Dirección verdadera y MPH.  * 2    b) Dirección verdadera y nudos.  3    c) Dirección magnética y nudos.
121	152 ¿(1) 2 3 S 1 153 ¿(1) 1 2 3 S 1 154- La	a) Probabilidad de fuertes tormentas eléctricas con lluvias intensas por debajo de 4.000 pies a las 2102 hs.  * 2   b) Entre las 2100 UTC y 0200 UTC existe un cuarenta por ciento (40%) de probabilidades de que ocurran tormentas eléctricas con fuertes lluvias.  3   c) comenzando a las 2102 UTC existe un cuarenta por ciento (40%) de probabilidades de que ocurran fuertes tormentas eléctricas y lluvias intensas.  Qué valores se utilizan para determinar los Pronósticos de Vientos de Altura?  1   a) Dirección verdadera y MPH.  * 2   b) Dirección verdadera y nudos.
121	152 ¿ι 1 2 3 S 1 153 ¿ι 1	a) Probabilidad de fuertes tormentas eléctricas con lluvias intensas por debajo de 4.000 pies a las 2102 hs.  * 2   b) Entre las 2100 UTC y 0200 UTC existe un cuarenta por ciento (40%) de probabilidades de que ocurran tormentas eléctricas con fuertes lluvias.    3
121	152 ¿(1) 2 3 S 1 153 ¿(1) 1 2 3 S 1 154- La	a) Probabilidad de fuertes tormentas eléctricas con lluvias intensas por debajo de 4.000 pies a las 2102 hs.  * 2    b) Entre las 2100 UTC y 0200 UTC existe un cuarenta por ciento (40%) de probabilidades de que ocurran tormentas eléctricas con fuertes lluvias.  3    c) comenzando a las 2102 UTC existe un cuarenta por ciento (40%) de probabilidades de que ocurran fuertes tormentas eléctricas y lluvias intensas.  Qué valores se utilizan para determinar los Pronósticos de Vientos de Altura?  1    a) Dirección verdadera y MPH.  * 2    b) Dirección verdadera y nudos.  3    c) Dirección magnética y nudos.
121	152 ¿(1) 2 3 S 1 153 ¿(1) 1 2 3 S 1 154- La	a) Probabilidad de fuertes tormentas eléctricas con lluvias intensas por debajo de 4.000 pies a las 2102 hs.  * 2   b) Entre las 2100 UTC y 0200 UTC existe un cuarenta por ciento (40%) de probabilidades de que ocurran tormentas eléctricas con fuertes lluvias.    3
121	152 ¿(1) 2 3 S 1 153 ¿(1) 1 2 3 S 1 154- La 1	a) Probabilidad de fuertes tormentas eléctricas con lluvias intensas por debajo de 4.000 pies a las 2102 hs.  2
121	3 S 1 153 ¿( 1 2 3 S 1 1554- La 1	1
121	152 ¿(1) 2 3 S 1 153 ¿(1) 1 2 3 S 1 154- La 1	1   a) Probabilidad de fuertes tormentas eléctricas con Iluvias intensas por debajo de 4.000 pies a las 2102 hs.   *   2       b) Entre las 2100 UTC y 0200 UTC existe un cuarenta por ciento (40%) de probabilidades de que ocurran tormentas eléctricas con fuertes Iluvias.   3       c) comenzando a las 2102 UTC existe un cuarenta por ciento (40%) de probabilidades de que ocurran fuertes tormentas eléctricas y Iluvias intensas.   Qué valores se utilizan para determinar los Pronósticos de Vientos de Altura?   1       a) Dirección verdadera y MPH.   2       b) Dirección verdadera y nudos.   3       c) Dirección magnética y nudos.    Informacion Meteorologica Significativa (SIGMET) se emite como advertencia de condiciones meteorologicas peligrosas para:   *   1     a) todas las aeronaves.   2       b) paeronaves pesadas particularmente.
121	3 S 1 153 ¿( 1 2 3 S 1 1554- La 1	1
121	3 S 1 153 ¿( 1 2 3 S 1 1554- La 1	1   a) Probabilidad de fuertes tormentas eléctricas con Iluvias intensas por debajo de 4.000 pies a las 2102 hs.   *   2       b) Entre las 2100 UTC y 0200 UTC existe un cuarenta por ciento (40%) de probabilidades de que ocurran tormentas eléctricas con fuertes Iluvias.   3       c) comenzando a las 2102 UTC existe un cuarenta por ciento (40%) de probabilidades de que ocurran fuertes tormentas eléctricas y Iluvias intensas.   Qué valores se utilizan para determinar los Pronósticos de Vientos de Altura?   1       a) Dirección verdadera y MPH.   2       b) Dirección verdadera y nudos.   3       c) Dirección magnética y nudos.    Informacion Meteorologica Significativa (SIGMET) se emite como advertencia de condiciones meteorologicas peligrosas para:   *   1     a) todas las aeronaves.   2       b) paeronaves pesadas particularmente.
121	152 ¿(1) 2 3 S 1 153 ¿(1) 2 3 S 1 154- La 1 2 3	1   a) Probabilidad de fuertes tormentas eléctricas con Iluvias intensas por debajo de 4.000 pies a las 2102 hs.   *   2       b) Entre las 2100 UTC y 0200 UTC existe un cuarenta por ciento (40%) de probabilidades de que ocurran tormentas eléctricas con fuertes Iluvias.   3       c) comenzando a las 2102 UTC existe un cuarenta por ciento (40%) de probabilidades de que ocurran fuertes tormentas eléctricas y Iluvias intensas.   Qué valores se utilizan para determinar los Pronósticos de Vientos de Altura?   1       a) Dirección verdadera y MPH.   2       b) Dirección verdadera y nudos.   3       c) Dirección magnética y nudos.    Informacion Meteorologica Significativa (SIGMET) se emite como advertencia de condiciones meteorologicas peligrosas para:   *   1     a) todas las aeronaves.   2       b) paeronaves pesadas particularmente.
121	S 1 1 153 ¿(1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1	1   a) Probabilidad de fuertes tormentas eléctricas con lluvias intensas por debajo de 4.000 pies a las 2102 hs.   2   b) Entre las 2100 UTC y 0200 UTC existe un cuarenta por ciento (40%) de probabilidades de que ocurran tormentas eléctricas con fuertes lluvias.   3   c) comenzando a las 2102 UTC existe un cuarenta por ciento (40%) de probabilidades de que ocurran fuertes tormentas eléctricas y lluvias intensas.   Qué valores se utilizan para determinar los Pronósticos de Vientos de Altura?   1   a) Dirección verdadera y MPH.   2   b) Dirección verdadera y nudos.   3   c) Dirección magnética y nudos.   3   c) Dirección magnética y nudos.   Informacion Meteorologica Significativa (SIGMET) se emite como advertencia de condiciones meteorologicas peligrosas para:   1   a) todas las aeronaves.   2   b) aeronaves pesadas particularmente.   3   c) aeronaves pivianas particularmente.
121	S 1 1 153 ¿(1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1	1   a) Probabilidad de fuertes tormentas eléctricas con Iluvias intensas por debajo de 4.000 pies a las 2102 hs.   *   2       b) Entre las 2100 UTC y 0200 UTC existe un cuarenta por ciento (40%) de probabilidades de que ocurran tormentas eléctricas con fuertes Iluvias.   3       c) comenzando a las 2102 UTC existe un cuarenta por ciento (40%) de probabilidades de que ocurran fuertes tormentas eléctricas y Iluvias intensas.   Qué valores se utilizan para determinar los Pronósticos de Vientos de Altura?   1       a) Dirección verdadera y MPH.   2       b) Dirección verdadera y nudos.   3       c) Dirección magnética y nudos.    Informacion Meteorologica Significativa (SIGMET) se emite como advertencia de condiciones meteorologicas peligrosas para:   *   1     a) todas las aeronaves.   2       b) paeronaves pesadas particularmente.







		a) todas las aeronaves.
	2	
		b) aeronaves pesadas particularmente.
	3	3
		c) los aeropuertos únicamente.
		c) los aeropuertos unicamente.
124	S 1	
124		Cuál es la única referencia que contiene información relacionada con una erupción volcánica que se está produciendo o que se espera que se
	produze	
	•	
	1	
		a) Asesoramiento de Meteorología En Vuelo (Servicio Asesor).
	2	
		b) Pronósticos de Área Terminal (TAF).
	3	
		c) Carta de Descripción Meteorológica.
125		
		una Carta de Análisis de Superficie, las líneas sólidas que señalan los patrones de presión a nivel del mar se denominan:
	1	*   1
		a) isobaras.
	2	
		b) isogónicas.
	3	
		c) milibares.
126		
	0خ157	Cómo se llaman las líneas que unen puntos de igual tendencia barométrica?
	1	
		a) Isoyetas.
	2	* 2
		b) Isobáricas.
	3	
		c) Isalobaras.
127	S 1	
	158 Er	una Carta de Análisis de Superficie, las líneas cortadas, en caso de aparecer, indican que el gradiente de presión es:
	1	* 1
		a) leve.
	2	
		b) fuerte.
	3	
		c) inestable.
128		
	0خ159	cuál de las siguientes cartas permite ubicar posiciones frontales observadas y centros de presión en forma rápida?
	1	*   1
		a) Carta de Análisis de Superficie.
	2	
		b) Carta de Análisis de Presión Constante.
	3	
		c) Carta de Descripción Meteorológica.
129		
	16 ¿Cι	uál es la velocidad máxima estructural de crucero?







# Figura 4. Indicador de velocidad



	1		1									
		a) 1	00 MPH.									
	2	*	2									
		h) 1	65 MPH.									
	3	-	3									
		-> 0	-									
		C) 2	08 MPH.									
130												
	16 A	que se denomina factor de carga en una aeronave?										
	1	*	1									
		a) I	a relacio	n entre	la sustenta	cion y el peso del avion.						
	2	1	2			7 - 1 - 1 - 1 - 1 - 1 - 1 - 1 - 1 - 1 -						
		h) I		n ontro	la cuetonta	cion y la velocidad del avion.						
	3	D) L	3		ia susterita	cion y la velocidad del avion.						
	3	l										
		c) L	.a relacio	n entre e	el peso del	avion y la potencia disponible.						
131	S 1											
	16 Ap	licar a	aire calier	nte al ca	rburador:							
	1		1									
		a) (	a) Causará que pase más aire a través del carburador.									
	2	*	2	l l	o mao ano	4 1141 50 50 50 50 50 50 50 50 50 50 50 50 50						
		b) [		rá la ma	2200 40 00	mbustible y aire.						
		D) E	3	la la IIIE	ezcia de co	industrible y affe.						
	3	<b>+</b>	_	<u> </u>								
		c) N	lo afectai	rá la me	zcla de cor	nbustible y aire.						
132												
	16 Ur	fenó	meno me	teorológ	gico que sie	empre ocurre cuando se vuela través de un frente es un cambio en:						
	1	*	1									
		a) I	a direcci	ón del v	iento							
	2	, -	2									
		b) 7	Tipo de pr	ooinitoo	ián							
		D)		ecipitac	1011							
	3	١.,	3	<u> </u>								
		c) L	.a estabili	dad de	las masas							
133	S 1											
	16) En	nave	gacion re	specto a	a la cartogra	afia, LA distancia más corta entre dos puntos de una esfera, se denomina:						
	1	*	ĺ	Ė								
	-	Δ (	Ortodrómi	ra								
	2	/ (	J. (OGI OIIII									
		H	) 									
		B. (	Gnomónio	id I								
	3	1										
		C. Loxodrómica										





134	S	1						
	160	Er	una	Carta de	Aná	ilisis	de Super	ficie, las líneas isobáricas con poco espacio entre sí indican:
	1	1		1				
			a) le	eve decli	ve de	pres	sión.	
	2	2	*	2				
			b) fi	uerte dec	live o	de pro	esión.	
	3	3	c) fu	3	livo c	lo tor	mperatura	
			C) 10	uerte dec	iive c	ie tei	nperatura	l.
135	S	1						
		La	s Ca	rtas de A	nális	is de	Superfic	e indican:
	1			1				
			a) la	as ubicac	ione	s fror	ntales y m	ovimientos esperados, centros de presión, cobertura de nubes y obstrucciones a la visión al momento de la
			tran	smisión (				
		2	*	2				
				-				es, patrones de presión, temperatura, punto de rocío, viento, condiciones meteorológicas y obstrucciones a la
	3	2	VISIO	3	Пенц	o vali	ido de la	alia.
		,	c) la		ción i	real c	le la pres	ión, sistemas frontales, altura y cobertura de las nubes, temperatura, punto de rocío y viento al momento
				cado en l			.o .a p. oo	on, sistemas nomaios, analia y socionalia de las inscess, temperatura, partie de recite y mente al mentente
136	S	1						
		_	ué i	nformacio	ón de	inte	rés para l	a planificación del vuelo puede deducir un piloto a partir de las Cartas de Análisis de Presión Constante?
	1	l	*	1		<u> </u>		h
1		)	a) \	rientos y	temp	eratu	ıras en al	tura.
			h) (	Condicion	es di	L e turk	nulencia d	le aire claro y congelamiento.
	3	3	5) (	3	03 0		Jaioriola C	to dire oldre y congolamente.
		<u>-                                      </u>	c) S		fronta	ales y	y obstruc	ciones a la visión en altura.
137	S	1						
			/alor		de ur	na co	rtante de	viento vertical, el cual resulta critico para una probable turbulencia moderada o mayor, es:
	1	1		1		1 000		
		,	a) 4	nudos c	ada 1	1.000	pies.	
		<u>-</u>	h) 6	nudos c	ada 1	1 000	) nies	
	3	3	5) 0	3	l		pioo.	
			c) 8	nudos c	ada 1	1.000	pies.	
138	S	1						
			valo		de u	na co	ortante de	viento vertical, el cual resulta crítico para una probable turbulencia moderada o mayor, es:
	1		0) 4	1 I nudos c	odo í	1 000	) nino	
		<u> </u>	a) 4	2	aua	1.00C	pies.	
ı		-	b) 6	nudos c	ada 1	1.000	) pies.	
	3	3	-, -	3			p. 00.	
•			c) 8	nudos c	ada 1	1.000	pies.	
139	S	1						
		_	≀ué c	arta met	eorol	ogica I	a señala p	pronósticos de condiciones que se van a producir en un tiempo específico en el futuro?
	1	<u> </u>	3) C	Parta do 1	l Nivo!	de C	ongelam	ento
1		2	a) C	2	VIVE!	ue C	ongelaill	GIIIO.
		_	b) (		ndica	ı ación	Meteoro	ógica.
	3	3	*	3			2.20.0	•
			c) C	Carta de F	rond	stico	Meteoro	lógico Significativo de 12 horas.
140	S	1			L.,			
			cua	aro de ni	vel d	e cor	ngelamiei	nto correspondiente a la carta de estabilidad de humedad compuesta se constituye en un análisis de:
	1	· ·	a) ^	latos de r	l Topá	Setion	del nivol	de congelamiento a partir de observaciones de la superficie.
1	2	2	u) U	2	210110	,51100	aci ilivel	ao congolamiente a partir de observaciones de la superiloie.
			b) c		oronó	stico	del nivel	de congelamiento a partir de observaciones del aire superior.
	3	3	*	3				
•			c) d	atos obs	ervac	dos d	el nivel d	e congelamiento a partir de observaciones del aire superior.
	_			- 1				
141	S 166	1		hior -1 /		لــــا	to au1	us ala al silata suada contralas:
	166		cam *	biar el án 1	igulo I	ae a	iaque de	un ala, el piloto puede controlar:
			a) la		L aciór	L Lla v	/elocidad	y la resistencia al avance de la aeronave.
ı	- 2	2	S) 10	2		., v	2.001000	,







		b) la sustentación, la velocidad del aire y el centro de gravedad de la aeronave.
	3	3
		c) la sustentación y la velocidad del aire, pero no la resistencia al avance de la aeronave.
4.40		
142		ángulo de ataque de un ala controla directamente:
	1 1	anguio de ataque de un ata controla directamente:
	'	a) el ángulo de incidencia del ala.
	2	
		b) la cantidad de flujo de aire por encima del ala y por debajo de la misma.
	3	* 3
		c) la distribución de presiones que actúan sobre el ala.
143		
		a distancia que existe entre la superficie del perfil y el punto en que la velocidad es la de la corriente libre se denomina: capa límite.
l	1	*   1       a) Verdadero.
	2	
		b) Falso.
144	S 1	
	169 De	esde el punto de vista de la resistencia de fricción, ¿qué tipo de capa límite es más conveniente?
	1	* 1
	-	a) Laminar.
	2	
	3	b) Libre. 3   3
l		c) Turbulenta.
		y , areatona.
145	S 1	
	C۱ - 17	uál es la limitación importante de velocidad que no está codificada con colores en el velocímetro?
	1	1 1
		a) Velocidad de nunca exceder.
	2	
		b) Velocidad máxima estructural de crucero.
	3	c) Velocidad de maniobra.
		b) velocidad de maniosta.
146	S 1	
146		ué cambio ocurre en la mezcla de combustible y aire cuando se aplica el calor del carburador?
146		1 1
146	17 ¿Qı	a) La mezcla pobre causa una disminución en las RPM.
146	Qن17	a) La mezcla pobre causa una disminución en las RPM.
146	17 ¿Qı	a) La mezcla pobre causa una disminución en las RPM.  * 2  b) La mezcla de combustible y aire se enriquece.
146	17 ¿Qı	a) La mezcla pobre causa una disminución en las RPM.  * 2 b) La mezcla de combustible y aire se enriquece.  3
146	17 ¿Qı	a) La mezcla pobre causa una disminución en las RPM.  * 2  b) La mezcla de combustible y aire se enriquece.
146	17 ¿Qı 1 2	a) La mezcla pobre causa una disminución en las RPM.  * 2   b) La mezcla de combustible y aire se enriquece.  3   c) La mezcla de combustible y aire se empobrece.
	17 ¿Qı	a) La mezcla pobre causa una disminución en las RPM.  * 2   b) La mezcla de combustible y aire se enriquece.  3   c) La mezcla de combustible y aire se empobrece.
	17 ¿Qı	a) La mezcla pobre causa una disminución en las RPM.  * 2   b) La mezcla de combustible y aire se enriquece.  3   c) La mezcla de combustible y aire se empobrece.  randes altitudes, una mezcla excesivamente rica puede causar:  1
	17¿QI 1 2 3 S 1 17Ag 1	1 a) La mezcla pobre causa una disminución en las RPM.  * 2 b) La mezcla de combustible y aire se enriquece.  3 c) La mezcla de combustible y aire se empobrece.  randes altitudes, una mezcla excesivamente rica puede causar:  1 a) sobrecalentamiento del motor.
	17 ¿Qı 1 2 3 S 1 17 A g	1 a) La mezcla pobre causa una disminución en las RPM.  * 2 b) La mezcla de combustible y aire se enriquece.  3 c) La mezcla de combustible y aire se empobrece.  randes altitudes, una mezcla excesivamente rica puede causar:  1 a) sobrecalentamiento del motor.  * 2
	17 ¿QI 1 2 3 S 1 17 A g 1	1 a) La mezcla pobre causa una disminución en las RPM.  * 2 b) La mezcla de combustible y aire se enriquece.  3 c) La mezcla de combustible y aire se empobrece.  randes altitudes, una mezcla excesivamente rica puede causar:  1 a) sobrecalentamiento del motor.  * 2 b) empaste en las bujías.
	17¿QI 1 2 3 S 1 17Ag 1	1 a) La mezcla pobre causa una disminución en las RPM.  * 2   b) La mezcla de combustible y aire se enriquece.  3   c) La mezcla de combustible y aire se empobrece.  randes altitudes, una mezcla excesivamente rica puede causar:  1   a) sobrecalentamiento del motor.  * 2   b) empaste en las bujías.
	17 ¿QI 1 2 3 S 1 17 A g 1	1 a) La mezcla pobre causa una disminución en las RPM.  * 2 b) La mezcla de combustible y aire se enriquece.  3 c) La mezcla de combustible y aire se empobrece.  randes altitudes, una mezcla excesivamente rica puede causar:  1 a) sobrecalentamiento del motor.  * 2 b) empaste en las bujías.
	17 ¿QI 1 2 3 S   1 17 A g 1	1 a) La mezcla pobre causa una disminución en las RPM.  * 2   b) La mezcla de combustible y aire se enriquece.  3   c) La mezcla de combustible y aire se empobrece.  randes altitudes, una mezcla excesivamente rica puede causar:  1   a) sobrecalentamiento del motor.  * 2   b) empaste en las bujías.
147	17 ¿QI 1 2 3 S 1 17 A g 1 2 3	1 a) La mezcla pobre causa una disminución en las RPM.  * 2   b) La mezcla de combustible y aire se enriquece.  3   c) La mezcla de combustible y aire se empobrece.  randes altitudes, una mezcla excesivamente rica puede causar:  1   a) sobrecalentamiento del motor.  * 2   b) empaste en las bujías.
147	17 ¿QI 1 2 3 S 1 17 A g 1 2 3	a) La mezcla pobre causa una disminución en las RPM.  * 2   b) La mezcla de combustible y aire se enriquece.  3   c) La mezcla de combustible y aire se empobrece.  randes altitudes, una mezcla excesivamente rica puede causar:  1   a) sobrecalentamiento del motor.  * 2   b) empaste en las bujías.  3   c) una mejor operación del motor, incluso a pesar de un incremento en el consumo de combustible.  o de los cambios fácilmente reconocibles cuando se cruza un frente es:  * 1
147	17 ¿QI 1 2 3 S 1 17 A g 1 2 3 S 1 17 Und 1	a) La mezcla pobre causa una disminución en las RPM.  * 2   b) La mezcla de combustible y aire se enriquece.    3   c) La mezcla de combustible y aire se empobrece.    1   a) sobrecalentamiento del motor.  * 2   b) empaste en las bujías.    3   c) una mejor operación del motor, incluso a pesar de un incremento en el consumo de combustible.
147	17 ¿QI 1 2 3 S 1 17 A g 1 2 3 S 1 17 Uno	a) La mezcla pobre causa una disminución en las RPM.  * 2   b) La mezcla de combustible y aire se enriquece.    3   c) La mezcla de combustible y aire se empobrece.    1   a) sobrecalentamiento del motor.  * 2   b) empaste en las bujías.    3   c) una mejor operación del motor, incluso a pesar de un incremento en el consumo de combustible.
147	17 ¿QI 1 2 3 S 1 17 A g 1 2 3 S 1 17 Uno 1	a) La mezcla pobre causa una disminución en las RPM.  * 2   b) La mezcla de combustible y aire se enriquece.  3   c) La mezcla de combustible y aire se empobrece.  *   2   *   2   *   3   *   5   *   6   *   7   *   8   *   9   *   9   *   9   *   1   *   1   *   1   *   2   *   1   *   2   *   3   *   5   *   6   *   7   *   8   *   9   *   9   *   1   *   2   *   1   *   2   *   3   *   5   *   5   *   6   *   7   *   7   *   7   *   8   *   9   *   9   *   1   *   1   *   1   *   1   *   1   *   1   *   1   *   1   *   1   *   1   *   1   *   2   *   1   *   2   *   3   *   5   *   5   *   6   *   7   *
147	17 ¿QI 1 2 3 S 1 17 A g 1 2 3 S 1 17 Und 1	a) La mezcla pobre causa una disminución en las RPM.  * 2   b) La mezcla de combustible y aire se enriquece.  3   c) La mezcla de combustible y aire se empobrece.  randes altitudes, una mezcla excesivamente rica puede causar:  1   a) sobrecalentamiento del motor.  * 2   b) empaste en las bujías.  3   c) una mejor operación del motor, incluso a pesar de un incremento en el consumo de combustible.  D de los cambios fácilmente reconocibles cuando se cruza un frente es:  * 1   a) El cambio en la temperatura.  2   b) El incremento de la cobertura nubosa.
147	17 ¿QI 1 2 3 S 1 17 A g 1 2 3 S 1 17 Uno 1	a) La mezcla pobre causa una disminución en las RPM.  * 2   b) La mezcla de combustible y aire se enriquece.  3   c) La mezcla de combustible y aire se empobrece.  *   2   *   2   *   3   *   5   *   6   *   7   *   8   *   9   *   9   *   9   *   1   *   1   *   1   *   2   *   1   *   2   *   3   *   5   *   6   *   7   *   8   *   9   *   9   *   1   *   2   *   1   *   2   *   3   *   5   *   5   *   6   *   7   *   7   *   7   *   8   *   9   *   9   *   1   *   1   *   1   *   1   *   1   *   1   *   1   *   1   *   1   *   1   *   1   *   2   *   1   *   2   *   3   *   5   *   5   *   6   *   7   *
147	17 ¿Qı 1 2 3 S   1 17 A g 1 2 3 S   1 17 Uno 1 2 3	a) La mezcla pobre causa una disminución en las RPM.  * 2   b) La mezcla de combustible y aire se enriquece.  3   c) La mezcla de combustible y aire se empobrece.  randes altitudes, una mezcla excesivamente rica puede causar:  1   a) sobrecalentamiento del motor.  * 2   b) empaste en las bujías.  3   c) una mejor operación del motor, incluso a pesar de un incremento en el consumo de combustible.  D de los cambios fácilmente reconocibles cuando se cruza un frente es:  * 1   a) El cambio en la temperatura.  2   b) El incremento de la cobertura nubosa.
147	17 ¿QI 1 2 3 S   1 17 A g 1 2 3 S   1 17 Und 1 2 3 S   1 8   1	a) La mezcla pobre causa una disminución en las RPM.  * 2   b) La mezcla de combustible y aire se enriquece.  3   c) La mezcla de combustible y aire se empobrece.  randes altitudes, una mezcla excesivamente rica puede causar:  1   a) sobrecalentamiento del motor.  * 2   b) empaste en las bujías.  3   c) una mejor operación del motor, incluso a pesar de un incremento en el consumo de combustible.  D de los cambios fácilmente reconocibles cuando se cruza un frente es:  * 1   a) El cambio en la temperatura.  2   b) El incremento de la cobertura nubosa.
147	17 ¿QI 1 2 3 S   1 17 A g 1 2 3 S   1 17 Und 1 2 3 S   1 8   1	a) La mezcla pobre causa una disminución en las RPM.  * 2   b) La mezcla de combustible y aire se enriquece.  3   c) La mezcla de combustible y aire se empobrece.  * andes altitudes, una mezcla excesivamente rica puede causar:  1   a) sobrecalentamiento del motor.  * 2   b) empaste en las bujías.  3   c) una mejor operación del motor, incluso a pesar de un incremento en el consumo de combustible.  * and the combustible of a temperatura.  2   a) El cambio en la temperatura.  2   b) El incremento de la cobertura nubosa.  3   c) El aumento de la humedad relativa.
147	17 ¿QI 1 2 3 S	a) La mezcla pobre causa una disminución en las RPM.  * 2   b) La mezcla de combustible y aire se enriquece.  3   c) La mezcla de combustible y aire se empobrece.  * andes altitudes, una mezcla excesivamente rica puede causar:  1   a) sobrecalentamiento del motor.  * 2   b) empaste en las bujías.  3   c) una mejor operación del motor, incluso a pesar de un incremento en el consumo de combustible.  * and the combustible of a temperatura.  2   a) El cambio en la temperatura.  2   b) El incremento de la cobertura nubosa.  3   c) El aumento de la humedad relativa.
147	17 ¿QI 1 2 3 S   1 17 A g 1 2 3 S   1 17 Und 1 2 3 S   1 170 Ct	a) La mezcla pobre causa una disminución en las RPM.    2       b) La mezcla de combustible y aire se enriquece.   3       c) La mezcla de combustible y aire se empobrece.    1         a) sobrecalentamiento del motor.    2       b) empaste en las bujías.   3       c) una mejor operación del motor, incluso a pesar de un incremento en el consumo de combustible.    1       a) El cambio en la temperatura.   2       b   El incremento de la cobertura nubosa.   3       c) El aumento de la humedad relativa.







	3		3		
		c) n	o se verá	afe	ctado.
150	S 1				
	171 E	n teoi	ría, si el á	ingul	o de ataque y otros factores permanecen constantes y se duplica la velocidad, la sustentación producida a una mayor
	velocida	ad se	rá:		
	1		1		
		a) la	a misma	que a	a una menor velocidad.
	2		2		
		b) c	los veces	may	or que a una menor velocidad.
	3	*	3		
		c) c	uatro ved	es m	nayor que a una menor velocidad.
151	S 1				
		Cuál	de las sig	uien	tes afirmaciones es correcta con respecto a las fuerzas opuestas que actúan sobre un avión en vuelo recto y nivelado?
	1	*	1		
		a) [		erzas	s son equivalentes.
	2		2		
		b) E		es n	nayor que la resistencia al avance y el peso y la sustentación son equivalentes.
l	3	-\ -	3		
		C) E	:i empuje	es n	nayor que la resistencia al avance y la sustentación es mayor que el peso.
450	0 4				
152	S 1		onoror r'	micr	no nivel do custantación a modida que se incremente la altitud, se debe velor un suido su
	1/3 P	ara g	enerar ei 1	misn	no nivel de sustentación a medida que se incrementa la altitud, se debe volar un avión a:
	<u> </u>	2) 1-		Velec	Lidad sin importar al ángulo de ataque
1	2	a) la	2 1111SI111B	veioc	cidad sin importar el ángulo de ataque.
		b) ı	ina mana	rvol	l ocidad y un mayor ángulo de ataque.
	3	*	3	l ven	Joint y un mayor angulo de ataque.
	3	C) 11		r velo	ı ocidad cualquiera sea el ángulo de ataque.
		0) 0	na mayo	ı vol	Addad Gadaquiora sea or angulo de diaque.
153	S 1				
			cambios s	se de	ben realizar en el control longitudinal de un avión para mantener la altitud a medida que se reduce la velocidad?
	1	Ī	1		
		a) li	ncrement	ar el	ángulo de ataque para producir más sustentación que resistencia al avance.
	2	*	2		
		b) li	ncrement	ar el	ángulo de ataque para compensar la disminución de sustentación.
	3		3		
		c) F	Reducir el	áng	ulo de ataque para compensar el incremento de resistencia al avance.
154	S 1			ļ	
		Jue o		i la e	stabilidad longitudinal de la aeronave?
	1	2) 1	1	- da	Legate de gravade d(CC) respecto del postro de presión
	_	a) L	a posicio	n ae	l centro de gravedad (CG) respecto del centro de presión.
l	2	b) I	o ofootiv	idad	l del estabilizador horizontal y el timón de dirección.
	3	D) L	3	luau	der estabilizador nonzoniar y er umon de dirección.
	3	c) I		n ent	I rre empuje, sustentación, peso y resistencia.
		۷) د	1010010	. r Crit	- Sampaga, Sastantaolon, poolo y roototonola.
155	S 1				
			vión es c	arga	do hacia atrás del centro de gravedad (CG), tenderá a ser inestable en su:
	1	<u>-</u>	1	. Ja	
		a) e	je vertica	ıl.	
	2	*	2		
		b) e	je lateral		
	3	Ĺ	3		
		c) e	je longitu	idina	
156	S 1				
	177 E	n teoi	ría, si se	dupli	ca la velocidad en vuelo nivelado, la resistencia parásita:
	1		1		
		a) s	e duplica	١.	
	2		2		
		b) s	e reduce	a la	mitad.
	3	*	3		
		c) s	e cuadru	plica	
157	S 1	<u></u>	nds -		Biologic po reduce le velocidad per dabejo de la relatifa artista a resta table la
					nivelado, se reduce la velocidad por debajo de la relación máxima sustentación/resistencia al avance (L/D), la resistencia total
		je de	un avión	i.	
	1	<u> </u>	1		





	a) disminuye debi	do una menor resistencia p	arásita.												
2	* 2	o al incremento de la resist	encia inducida												
3	3	o ai incremento de la resist	ericia iriducida.												
	c) aumenta debid	o al incremento de la resist	encia parásita.												
158 S 1															
179 Du		de vuelo nivelado a un asc	enso, el ángulo de a	ataque se ir	ncrementa	a y la suste	ntación:								
1	a) se reduce mom	nentáneamente													
2	2														
3	b) permanece inv	ariable.													
		momentáneamente.													
159 S 1															
	ıál de las velocidad	des representa la de máxim	a extensión de flaps	s?											
1	* 1														
2															
	b) VLOF.  3 3 3														
	c) VFC.														
	-,														
160 S 1	ferirse a la Figura 2	 2) Si un avion pesa 1540 kç	que peso aproxim	ado debera	soportar	su estructi	ura durante	un viraie cor	n 30 de incli	inacion					
	endo la altitud?	-, -, -, -, -, -, -, -, -, -, -, -, -, -	,, 4 F					<b>-,-</b>							
			Name and the second		war of the Weller			West Parker in the State							
			l						1 (5)						
			9 -							7 I					
	ф	n	8 -												
				-											
	O°	1.0	7												
	10°	1.015	6						_/_						
	30°	1.154	5				-			-					
	45°	1.414	4 -						$/\!$	- 1					
	60°	2.000	3 -			-		+		-					
	70°	2.923	2												
	80°	5.747	1	_		-									
	85°	11.473	· ·												
	90°	$\infty$	0	10	20 3	80 40	50 6	50 70	80 9	90					
					45700 E-25/E-75/A			onlystic stable	da kara Galaga, sas						
1	1														
	a) 1294 kg.														
2	b) 1588 kg.														
3	* 3														
L	c) 1848 kg.														
161 S 1															
	car el aire caliente	al carburador mientras se	realiza el despegue:												
1	a) empobrece la r	mezcla para obtener más po	otencia en el despe	gue.											
2	2														
3	b) reduce la distar	ncia de despegue.													
		arrera de despegue.													
162 S 1															
	érminos generales	s, el uso del aire caliente al	carburador tiende a	:											





	1	Т	*	1	T	1
		+	\ D			nationing delignator
		- 6	ט (ו		erre	ndimiento del motor.
	2	٠.		2	<u> </u>	
	_	Ľ	) In		tar e	rendimiento del motor.
	3	$\perp$	\ <b>.</b>	3	ļ.,	
		C	) N	o tiene i	erecto	o alguno sobre el rendimiento del motor.
		. 1			1	
163		1		<u> Н</u> .	<u> </u>	
		egu	n el		ento	y la temperatura de las masas de aire, los frentes se clasifican como:
	1	_		1		
		a	) Fi	ríos - Ca	alient	es.
	2	_		2		
		t	) M	lasas de	aire	
	3		*	3		
		C	) Fı	ríos - Ca	alient	es - Estacionarios - Ocluidos.
		-				
164		1				
		_a d	efin		ás ap	ropiada de "sustentación" es:
	1	_	*	1		
		г	) la	fuerza	que a	actúa en forma perpendicular al viento relativo.
	2	$\perp$		2	1	
		b	) la		n dife	rencial que actúa en forma perpendicular a la cuerda del ala.
	3	_		3		
			,			ıcida que resulta de un flujo laminar por encima de la curvatura superior de la superficie sustentadora, el cual actúa en forma
		p	erp	endicul	ar a I	a curvatura media.
165		1			<u> </u>	
	181- S	e di	ser	ia el ala	de u	na aeronave de manera que produzca sustentacion generada por la diferencia entre:
	1			1		
		a	ı) la	presiór	de a	ire negativa por debajo de la superficie del ala y un vacio por encima de dicha superficie.
	2	$\perp$		2		
		b	) el	-	or de	pajo de la superficie del ala y una mayor presión de aire por encima de dicha superficie.
	3		*	3		
		C	) ur	na mayo	or pre	sión de aire por debajo de la superficie del ala y una menor presión de aire por encima de dicha superficie.
166	S	1				
	181 3	Se c	lise	ña el ala	a de i	una aeronave de manera que produzca sustentación generada por la diferencia entre:
	1			1		
		а	) la	presiór	de a	ire negativa por debajo de la superficie del ala y un vacío por encima de dicha superficie.
	2			2		
				vacío p	or de	ebajo de la superficie del ala y una mayor presión de aire por encima de dicha superficie.
	3		*	3		
		C	) ur	na mayo	or pre	sión de aire por debajo de la superficie del ala y una menor presión de aire por encima de dicha superficie.
167	S	1				
			ál d		guien	tes afirmaciones es correcta en relación a la fuerza de sustentación en un vuelo recto y nivelado, a velocidad constante?
	1			1		
		a	) A	velocid	ades	más bajas, el ángulo de ataque debe ser menor a fin de generar la suficiente sustentación para mantener altitud.
	2	$\perp$	*	2		
					a vel	ocidad indicada requerida para cada ángulo de ataque con el propósito de generar la sustentación necesaria a fin de mantener
		a	ltitu			
	3	$\perp$		3		
		C	) U	na supe	rficie	sustentadora siempre entrará en pérdida a la misma velocidad indicada; es por ello que, al incrementarse el peso, será
		r	ece	esario in	crem	entar la velocidad a fin de generar la suficiente sustentación para mantener altitud.
168		1				
	183 ,	¿Cu	ál d	le las si	guien	tes afirmaciones es correcta con respecto a la variación del ángulo de ataque?
	1			1		
		а	) U	na dism	inuci	ón en el ángulo de ataque incrementa la presión por debajo del ala y reduce la resistencia al avance.
	2		*	2		
		b	) U	n increr	nento	en el ángulo de ataque incrementa la resistencia al avance.
	3			3		
		C	) U	n incren	nento	en el ángulo de ataque reduce la presión por debajo del ala e incrementa la resistencia al avance.
169	_	1				
	184 I	_a fu	ıerz	za aerod	dinám	nica (F) es origen de dos fuerzas denominadas:
	1			1		
		а	) sı	ustentad	ción y	tracción.
	2		*	2		
		b	) er	mpuje y	resis	tencia.
	3		Т	3	1	



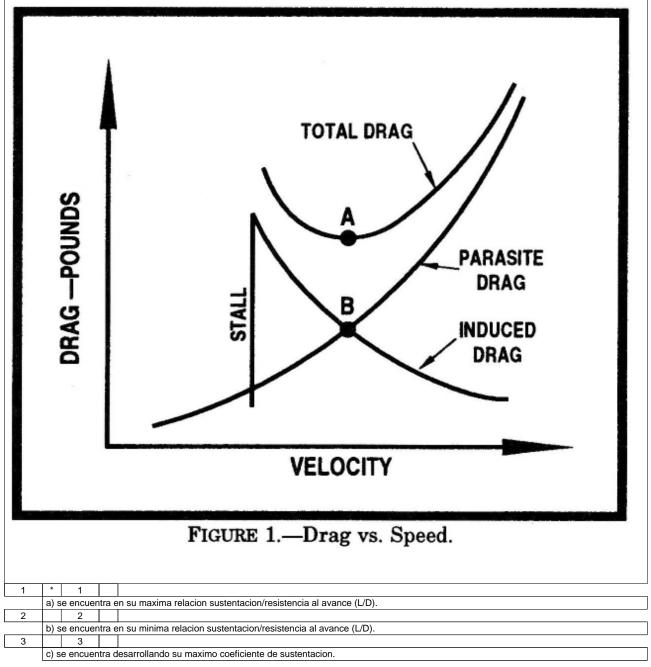




		c) sustentación y resistencia.
170	S 1	
		"pérdida" aerodinámicamente se define como:
	1	
		a) el desprendimiento paulatino de la capa límite a medida que el ángulo de ataque disminuye.
	2	
		b) la incapacidad el ala para producir la sustentación necesaria.
	3	3
		c) la incapacidad del ala para producir un mayor flujo sobre la superficie alar.
		c) la incapacidad dei ala para producir un mayor liujo sobre la superficie alar.
474		
171		
		Cuál de las siguientes opciones es correcta con respecto a las fuerzas que actúan sobre una aeronave en un descenso normal?
	1	
		a) La suma de todas las fuerzas ascendentes es menor que la suma de todas las fuerzas descendentes.
	2	
		b) La suma de todas las fuerzas ascendentes es mayor que la suma de todas las fuerzas descendentes.
	3	*   3
		c) La suma de todas las fuerzas hacia adelante es equivalente a la suma de todas las fuerzas hacia atrás.
172	S 1	
	)خ187	cuál de las siguientes opciones es verdadera en relación a la resistencia aerodinámica?
	1	1
		a) La resistencia inducida se produce enteramente por la resistencia al aire.
	2	
		b) Toda resistencia aerodinámica se produce enteramente por la producción de la sustentación.
	3	* 3
		c) La resistencia inducida es una consecuencia de la sustentación y se ve afectada en gran medida por los cambios en la velocidad de vuelo.
		b) La resistencia inducida es una consecuencia de la sustentación y se ve alectada en gran medida por los cambios en la velocidad de vuelo.
173	S 1	
173		er Figura) Un avión, en vuelo estable y a la velocidad representada por el punto A:
	109- (	er Figura) on avion, en vuelo estable y a la velocidad representada por el punto A.
	1	

Dirección de Licencias al Personal Azopardo 1405 Capital Federal





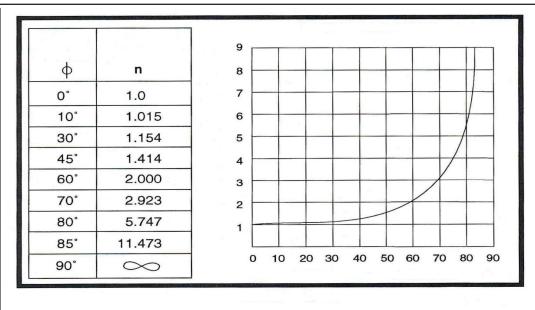
174	S 1									
	19 ¿C	19 ¿Cuál es la velocidad que representa la máxima para volar con el tren de aterrizaje extendido?								
	1	*	1							
		a) \	/LE.							
	2		2							
b) VLO.										
	3		3							
	c) VFE.									

19.- (Referirse a la Figura 2) Si un avion pesa 2200 kg, que peso aproximado debera soportar su estructura durante un viraje con 45°de inclinacion?

# Dirección Nacional de Seguridad Operacional

Dirección de Licencias al Personal Azopardo 1405 Capital Federal





1	
	a) 2200 kg.
2	
	b) 3100 kg.
3	* 3
	c) 3300 kg.

176 S 1 \_\_\_\_\_

19.- Con respecto al hielo del carburador y en comparación con los sistemas de inyección de combustible, se considera que los sistemas de carburador de tipo flotante son:

1 \* 1

			- 1						
	a) Más susceptibles a la formación de hielo.								
2			2						
		b) lg	gualm	ente	sus	sceptibles a la formación de hielo.			
3			3						

c) Susceptibles a la formación de hielo sólo cuando existe humedad visible.

177 S 1

c) Por el vuelo con turbulencia.

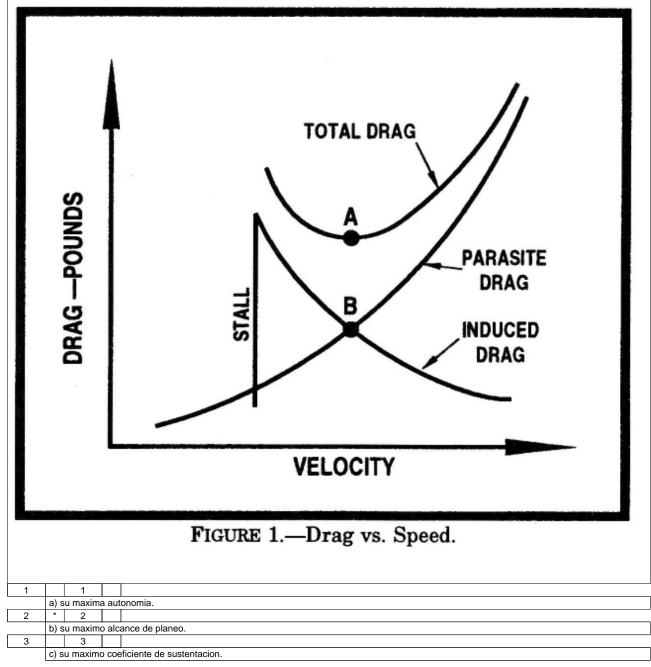
178 S 1

190- (Ver figura 1) En un avion en vuelo estable, a una velocidad representada por el Punto B, el piloto puede esperar que el avion desarrolle:



Dirección de Licencias al Personal Azopardo 1405 Capital Federal

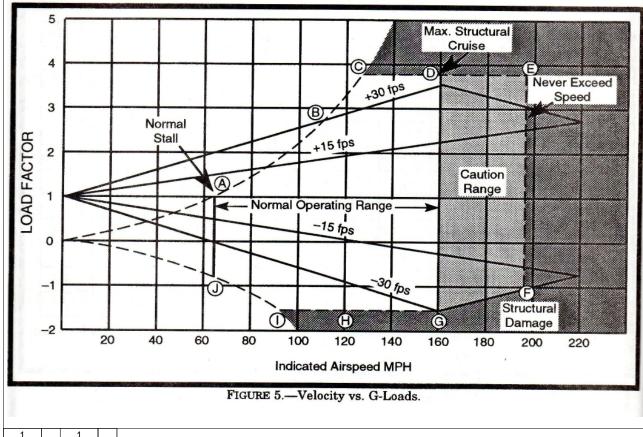




179	S 1										
	193 E	n un	avión a	ciona	do por héli	e, ¿qué performance es típica de vuelos en su máxima relación sustentación/resistencia al avance (L/D)?					
	1		1								
		a) l	Máxima	ganaı	ncia de altit	d sobre una distancia determinada.					
	2	*	2								
		b) Máximo radio de acción y máxima distancia de planeo.									
	3		3								
-	c) Máximo coeficiente de sustentación y mínimo coeficiente de resistencia al avance.										

195- (Ver Figura 5) La linea horizontal punteada desde el Punto C hasta el Punto E representa:





1		1								
	a) el factor de carga extrema.									
2	*	2								
	b) el factor de carga limite positivo.									
3		3								
	c) el rango de velocidad del aire para operaciones normales.									

181	S	1						
	196	- (Ve	r Figura :	5) La	line	a ver	tical desc	de el Punto E hasta el Punto F tiene su representacion en el indicador de velocidad mediante:

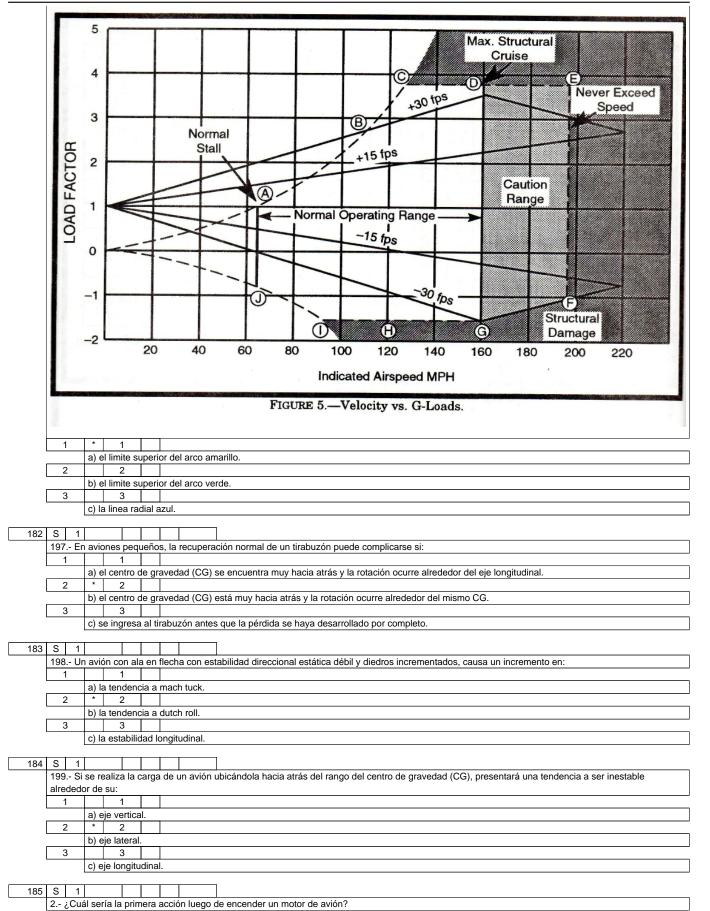


# Dirección Nacional de Seguridad Operacional



Dirección de Licencias al Personal Azopardo 1405 Capital Federal











	1	*	1		
·		a) <i>A</i>	Ajustar las	s RPI	M adecuadas y verificar los parámetros correctos en los instrumentos de motor.
	2		2		
1	3	b) 8	Selectar to	empo I	oralmente el interruptor del magneto o encendido en la posición de APAGADO (OFF) para verificar la correcta puesta a masa.
ı		c) F		da fre	eno y el freno de estacionamiento.
186	S 1	ļ		,	
	2 ¿Qu 1	ė ins	trumento/ 1	s qu	edarán inoperativos si se bloquean las tomas estáticas?
		a) S	Sólo el ve	locín	l netro.
	2	, -	2		
		b) S	Sólo el alt	ímet	ro.
	3	*	3		
		(C) F	dumetro,	veio	címetro y variómetro.
187	S 1				
	2 Cad	a pro		o en	la atmósfera es acompañado o es el resultado de:
	1	a) N	1	to do	aire.
	2	a) i	Movimient 2	lo de	alle.
1		b) F	Presión di	ferer	ncial.
	3	*	3		
		c) l	ntercamb	io de	calor.
188	S 1				
		rmin	o angulo	de at	laque es definido como el angulo:
	1	*	1		
ı	2	a) E	Entre la ci	uerda I	a del ala y el viento relativo.
l		b) E		aulo :	l de ascenso del avin y el horizonte.
	3	-,-	3	]	
		c) F	ormado ¡	oor e	l eje longitudinal del avin y la cuerda del ala.
189	S 1				
103		io al	apagado	del r	notor, mientras el mismo se encuentra en ralenti, si la llave de ignición se apaga momentáneamente y el motor continúa
					ón, se puede decir que esto:
	1	2) 6	1	dobi	ida a qua al motor de deticos generalmente al combier la morale de relevti e corto de
	2	a) e	2	debi	ido a que el motor se detiene generalmente al cambiar la mezcla de ralenti a cortado.
	<u> </u>	1 (d	lo deberí	a sud	ceder. Indica que el sistema no corta la ignición correctamente y debería ser revisado por un mecanico especialista.
	3		3		
		c) e	es una prá	actica	a no deseada, pero no indica nada incorrecto.
190	S 1				
	2Los i	nstru	mentos d	el av	ión se clasifican en:
	1	. , -	1		
1	2	a) [	pe precisi	on ,c	de navegación y performance
ļ		b) [	De actitud	l, de	l comportamiento y navegación
	3	*	3		
		c) [	De control	l, de	comportamiento y navegación
191	S 1				
		n ca	so de otra	as at	ribuciones que la Autoridad Aeronáutica competente considere que no requieran estar incorporadas en la licencia o certificado
	de com	peter	ncia de pi	loto,	tal como es la adaptación o re-adaptación a ciertas funciones de vuelo, deberá tenerlas registrada y debidamente firmada en :
	1				
	2	D) E	n ei Libro	o ma	triz de la institución aero-deportiva o Escuela de vuelo.
1		a) E		encia	a adicional certificada
	3	*	2		
		c) E	n el Libro	de '	Vuelo del causante, por el Instructor de Vuelo que impartió la instrucción.
192	S 1				
		odo	titular de	un c	ertificado de idoneidad aeronáutica deberá tener, si corresponde, inscripto en el mismo habilitaciones adicionales.
	1	*	1		
1	2	a) \	/erdadero	) I	
ļ	2	b) F	2 Falso	I	<u> </u>
193	S 1			1	







	2.14.4 La parte que define la aplicacion de la Raac (RAAC 61.1) establece:					
	1					
		a) Los requisitos mínimos y procedimientos para el otorgamiento de licencias de piloto, certificados de competencia de piloto o habilitaciones.				
	2	b) Unicamente las condiciones bajo las cuales son necesarias, sus atribuciones y limitaciones				
	3	* 3				
		C)Establece los requisitos mínimos y procedimientos para el otorgamiento de licencias de piloto, certificados de competencia de piloto o habilitaciones, las condiciones bajo las cuales son necesarias,sus atribuciones y limitaciones.				
194	S 1					
	2.14.f N	inguna persona titular de una licencia o certificado de competencia de piloto podrá actuar como piloto o en cualquier otra función en que se				
		e un piloto miembro de la tripulación de vuelo de una aeronave civil matriculada y/o registrada en el país, a menos que:				
	1	a) Sea titular y porte una licencia o certificado de competencia de piloto vigente otorgada bajo esta Parte o normas anteriores.				
	2	2 2 2 2 2 2 2 2 2 2 2 2 2 2 2 2 2 2 2				
		b) Sea titular y porte una licencia o certificado de competencia de piloto no necesariamente vigente otorgada o normas anteriores.				
	3	3   Sea titular y porte una licencia o certificado de competencia de piloto otorgada bajo esta Parte o sin cuidado de ser concedida por normas				
		anteriores.				
195	S 1					
		ué características se corresponden con una masa de aire estable?				
	1	a) Buena visibilidad / aire turbulento.				
	2	2 2				
		b) Neblina / precipitación.				
	3	*   3				
		a) Aire suave / regular a mala visibilidad.				
196	S 1					
	20 Apl	icar aire caliente al carburador:				
	1					
	2	a) no afecta a la mezcla.				
		b) empobrece la mezcla aire/combustible.				
	3	* 3				
		c) enriquece la mezcla aire/combustible.				
197	S 1					
197		aeronaves equipadas con bomba de combustible eléctrica, ¿cuándo se utiliza dicha bomba?				
	1	1   1				
		a) Todo el tiempo para ayudar a la bomba mecánica de combustible.				
	2	*   2				
	3	b) En el caso que la bomba de combustible mecánica del motor falle.				
		c) Constantemente, excepto cuando se arranque el motor.				
198	S 1	O an definide come:				
	20 VN	O es definida como:				
		a) Rango normal de operación.				
	2					
	2	b) Velocidad de nunca exceder.				
	3	*   3				
		-,				
199	S 1					
		n avión entrará en pérdida con:				
	1	a) el mismo ángulo de ataque sin importar la altitud con relación al horizonte.				
	2	2				
		b) la misma velocidad aérea sin importar la altitud con relación al horizonte.				
	3	3   si prima équale de ataque y altitud con relación al harizante				
		c) el mismo ángulo de ataque y altitud con relación al horizonte.				
200	S 1					
	اخ201	n qué condición de vuelo el avión entra en tirabuzón?				
	1	*   1     				
	2	a) Al entrar en pérdida.				







	b) Al entrar parcialmente en pérdida con el ala baja.
3	3
	c) En un espiral descendente.
201 S	
	Cuál de los siguientes es considerado un control de vuelo auxiliar?
1	
	a) Elevador.
2	
	b) Timón de dirección superior.
3	* 3
	c) Flaps de borde de fuga.
202 S	
	Il propósito principal de los dispositivos hipersustentadores es incrementar:
1	
	a) L/D máx.
2	* 2
	b) la sustentación a bajas velocidades.
	3
3	
	c) la resistencia y reducir la velocidad.
203 S	
	Cuál es el propósito de los flight spoilers?
1	
	a) Incrementar la cuerda del ala.
2	* 2
	b) Reducir la sustentación sin incrementar la velocidad.
3	3   3
3	
	c) Dirigir el flujo de aire sobre el extradós a grandes ángulos de ataque.
204 S	
207 - I	a estabilidad estática es:
1	1 1 1
	a) la propiedad de un cuerpo de desarrollar fuerzas que tiendan a modificar su posición original.
2	
<u> </u>	b) la forma en que se mueve un cuerpo conforme transcurre el tiempo, luego de haber sido sometido a una perturbación.
3	* 3
	c) la tendencia inicial de un cuerpo de volver a una determinada posición de equilibrio.
205 S 1	
208 L	a estabilidad longitudinal implica el movimiento del avión controlado por su:
1	
	a) timón de dirección.
2	2
	b) elevador.
3	* 3
	c) alerones.
	0, 0.0.0.00
000 -	
206 S	
209 9	Si la posición del avión inicialmente tiende a retornar a su posición original tras presionar el control del elevador hacia adelante y liberarlo, el avión
presen	ta:
1	1 1
	a) estabilidad dinámica positiva.
2	* 2
	b) estabilidad estática positiva.
3	3
	c) estabilidad dinámica neutra.
	1,,
007 0	
207 S	
)خ21	Cuál es el rango de velocidad de precaución de la aeronave?
1	







# Figura 4. Indicador de velocidad



	1	1									
		a) 0 a 60 MPH.									
	2	2									
		b) 100 a 165 MPH.									
	3	* 3									
		c) 165 a 208 MPH.									
		3) 103 a 200 Wii 11.									
208	S 1										
	21 ; Q	é características se corres	sponden con una masa de aire inestable?								
	1	1									
		a) Aire suave / buena visil	bilidad								
	2	* 2									
		o) Nubes cumuliformes / a	aire turbulento								
	3	3	and talbulanto.								
		c) Nubes stratiformes / nie	ahla								
		o) Nubes stratifornies / Tile	suia.								
200	S 1										
209			a closed a de ata sia susado.								
			n ajustes de alta potencia cuando:								
	1	! !									
		·	ole se enciende instantáneamente, en lugar de encenderse en forma progresiva y uniforme.								
	2	2									
			tible excesivamente rica produce una ganancia explosiva en la potencia.								
	3	3									
		c) se enciende la mezcla	de combustible con demasiada anticipación por la presencia de residuos de carbón caliente en el cilindro.								
210	S 1										
	21 Si e	grado de combustible que	e se utiliza en un motor de aeronave es menor al especificado para el motor, lo más probable es que cause:								
	1	1									
		a) Una mezcla de combus	stible y aire que no es uniforme en todos los cilindros.								
	2	2									
		o) Temperaturas más baja	as de la cabeza de cilindro.								
	3	* 3									
		c) Detonación.									
		-,									
211	S 1										
211		nosicion del avion perma	anece en una nueva posicion tras presionar el control del elevador hacia adelante y liberarlo, el avion presenta:								
	1	* 1	inece en una nueva posición tras presionar el control del elevador nacia adeiante y liberanto, el avion presenta.								
	_ '	a) cotobilidad cototica lan	gitudinal paytra								
	2	a) estabilidad estatica long	yiruairiai rieura.								
		-)									
		o) estabilidad estatica long	gitudinal positiva.								
	3	3									

c) estabilidad dinamica longitudinal neutra.





212	S	1						
	210	) Si	la po	sición de	l avi	ón pern	nanece	en una nueva posición tras presionar el control del elevador hacia adelante y liberarlo, el avión presenta:
		1	*	1				
			a) e		d est	ática lor	ngitudin	al neutra.
		2	L. V	2		441 1		
		3	b) e	3	i est	alica ioi	ngituair	aal positiva.
		<u> </u>	c) e		d dina	l ámica lo	onaitudi	inal neutra.
			-, -		-		g	
213	S	1						
	211	- Se	pue	de identif	car l	a inesta	abilidad	dinamica longitudinal de un avion mediante:
		1		1	<u> </u>			
	_	2	a) c	scilacion 2	es de	e banqu T	ieo que	se tornan paulatinamente mas escarpadas.
			h) c		<u></u>	cahec	en alle	se tornan paulatinamente mas escarpadas.
		3	5) 0	3			oo quo	to toman padiatinamono mae occarpadas.
			c) o	scilacion	es de	e alabed	o trilatiti	udinales que se tornan paulatinamente mas escarpadas.
214	S	1						
	_		pue		ficar	la inesta	abilidad	I dinámica longitudinal de un avión mediante:
		1	3) 0	1 scilacion	00 d	hangu	100 0110	se tornan paulatinamente más escarpadas.
		2	*	2	es ut	Danqu	ieo que	se tornan padiatinamente mas escarpadas.
			b) c		es de	e cabec	eo que	se tornan paulatinamente más escarpadas.
		3		3				· · · · · · · · · · · · · · · · · · ·
			c) o	scilacion	es de	e alabed	o trilatitı	udinales que se tornan paulatinamente más escarpadas.
	_							
215	S	1	221					
				ae ias sig inte?	uien	tes attr	nacione	es es correcta con respecto al rango y radio de viraje para un avión que vuela en un viraje coordinado a una
	_	1	*	1	1			
		-	a) F	ara un á	ngulo	de bar	nqueo y	velocidad específicos, el rango y radio de viraje no varían.
		2		2				
			b) F	ara man	tener	un ran	go de v	iraje estable, el ángulo de banqueo debe incrementarse medida que la velocidad se disminuye.
		3		3	<u> </u>	,		
			c) N	lientras r	nas r	apida s	ea la ve	elocidad verdadera, más rápido será el rango y más amplio el radio de viraje sin importar el ángulo de banqueo.
216	s	1						
			ıandı	se incre	men	ita el án	ngulo de	e inclinación, la componente vertical de la sustentación:
	-	1	*	1				· ·
			a) d		y la	compoi	nente h	orizontal aumenta.
		2		2	<u> </u>			
	_	<u> </u>	b) a		/ la c	ompone	ente ho	rizontal disminuye.
		3	c) a	3 umenta v	l . la c	ompone	ente ho	rizontal permanece constante.
			o) a	unionta j	ia c	ompone	onto no	nzontal permanece constante.
217	S	1						
_	214	- La	der	ominada	s reg	ulacion	es Arge	entinas de aviación civil. Parte 61 se delimita a la regulación de:
		1	L.	1				
	_	າ	a) L	ICENCIA	NS, C	ERTIFI	CADO	DE COMPETENCIA Y HABILITACIONES
	<u> </u>	2	b) I	ICENCIA	S C	ERTIFI	CADO	DE COMPETENCIA Y HABILITACIONES PARA PILOTO
		3	~, L	3	.5, 5		3, 150	52 COM. 2.2.COM I INDIGITACIONEO I MARTIEO I O
			c) C	ERTIFIC	ADC	S DE C	COMPE	TENCIA Y HABILITACIONES
				RA PILO				
215	_				1			
218	S 21/	1	Or ~	16 00 00		io incre	monto	la presión del elevador trasero para mantener la altitud en un viraje? Para compensar:
	_	⊦ <u>Շ</u> Ի 1	*	1	Jesal	io incre	mond	na prosion aoi elevador trasero para mantener la attitud en un viraje: r'ald compensal.
			a) la	a pérdida	del d	compon	ente ve	ertical del ascenso.
		2		2				
			b) la	a pérdida	del	compon	ente ho	orizontal del ascenso e incremento en la fuerza centrífuga.
	;	3	L	3	<u> </u>			
			c) la	desviac	ion d	iel timór	n de dir	ección y leve presión del alerón opuesto durante el viraje.
219	S	1						
213	_		ı ara m	antener	ı a alti	itud dur	ante un	viraje, se debe incrementar el ángulo de ataque a fin de compensar la disminución en:
		1		1				, ,
			a) la	as fuerza	s que	contra	ponen	el componente resultante de la resistencia al avance.
		2	*	2				
			b) e	I compor	ente	vertica	ı de la s	sustentación.







		3		3		
•			c) e	l comp	onente	e horizontal de la sustentación.
220	S	1				
			un '	/iraje n	ivelado	p, ¿qué acción sería necesaria para mantener la altitud si se incrementa la velocidad? El ángulo de ataque:
l		1	-1.	1		hannes debre dissiparies
	_	2	a) y	er ang	ulo de	banqueo deben disminuirse.
			h) c		remei	I ntarse o el ángulo de banqueo debe disminuirse.
		3	*	3	T	naració de diarigado de barriqueo debe distrimidade.
			c) d		sminui	rse o el ángulo de banqueo debe incrementarse.
			-, -			<u> </u>
221	S	1				
	217	' Pa	ıra u	n ángul	o de b	anqueo determinado, en cualquier tipo de avión, el factor de carga impuesto sobre un viraje coordinado de altitud constante:
		1	*	1		
			a) e		tante y	v la velocidad de pérdida se incrementa.
		2	h) .	2		visión el senes de viscio
	_	3	D) V	3	Гргорс	rción al rango de viraje.
		,	c) e		tante v	la velocidad de pérdida se disminuye.
			0, 0	0 00110		a tolocida do potencio de distribuições
222	S	1				
	218	3 ¿C	Qué r	naniob	ra imp	one factor de carga en un avión?
		1	*	1		
			a) \	/iraje.		
		2		2		
	_	<u> </u>	b) <i>F</i>	scenso	<del></del>	
		3	c) E	3 Intrada	on nó	rdida
			(c)	IIIIaua	en pe	ulud.
223	S	1				
			car	a sobr	e el al	a de un avión durante un viraje coordinado depende:
	-	1		1		
			a) c	lel régir	men de	e viraje.
		2	*	2		
	_		b) c		ılo de	banqueo.
		3	م (م	3	looido	l séres verdedars
			C) 0	e ia ve	locida	d aérea verdadera.
224	S	1				
	_		ıál d	e los tip	os de	nubes se forman teniendo un importante desarrollo vertical?
		1		1		
			a) L	.as stra	tiforme	98.
		2		2		
			_	as stra	tocum	ulos.
		3	*	3		
			c) L	as cum	iuiitorr	nes.
225	S	1				
			es de	el desn	eaue	l altímetro debería ser ajustado a:
		1	*	1	3.0,	and the second of the second o
'			a) <i>F</i>	I QNH	(altura	a media sobre el nivel del mar) del aeropuerto si está disponible o en la elevación del aeropuerto (QFE)
		2		2		
			b) L		d de d	ensidad del aeropuerto.
	:	3	L	3	<u>,                                    </u>	19.111
			c) L	a presi	on de	altitud del aeropuerto.
226	S	1				
220	_		letor	nación i	ouede	ocurrir en configuraciones de alta potencia cuando:
	_	1	*	1	1	
•			a) L	a mezo	da de	combustible enciende instantáneamente en lugar de quemarse en forma pareja y progresiva.
		2		2		
			b) l		zcla d	e combustible excesivamente rica causa mayor potencia durante la explosión.
	:	3		3	1	
			(c) S	e encie	ende la	a mezcla de combustible demasiado pronto por depósitos de carbono caliente en el cilindro.
207	6	1				
227	S 220		Se ir	cremo	nte lo :	
	-	1 SI	उट II	1	ina ia	venocidad de 30 a 130 filudos durante un viraje de baniqueo niverado de 00 , el factor de carga.
		•	a) a		ará al i	gual que la velocidad de pérdida.
1		2	, -	2		N = 1 = 1 = 1 = 1 = 1 = 1 = 1 = 1 = 1 =
			-			

Dirección de Licencias al Personal Azopardo 1405 Capital Federal



	b) disminuirá y la velocidad de pérdida se incrementará.								
3	*	3							
	c) permanecerá igual pero el radio de viraje se incrementará.								

228 S 1

221- (Ver Figura 2) Elegir la afirmacion correcta con respecto a las velocidades de perdida:

GROSS		ANG	LE OF	BANK	
WEIGHT 2750 LBS		LEVEL	30°	45°	60°
POWER		GEAR	AND F	LAPS	UP
ON	MPH	62	67	74	88
	KTS	54	58	64	76
OFF	MPH	75	81	89	106
	KTS	65	70	77	92
		GEAR A	ND FL	APS D	OWN
ON	MPH	54	58	64	76
	KTS	47	50	56	66
OFF	MPH	66	71	78	93
	KTS	57	62	68	81

# FIGURE 2.—Stall Speeds.

1	*								
	c) Las perdidas con potencia se suscitan a bajas velocidades en banqueos mas planos.								
2		1							
	a) Las perdidas sin potencia se suscitan a grandes velocidades con el tren de aterrizaje y los flaps abajo.								
3		2							
·	b) E	b) En un banqueo de 60°, el avion entra en perdida a una menor velocidad con el tren de aterrizaje arriba.							

229 S 1

222- (Ver Figura 2) Elegir la afirmacion correcta con respecto a las velocidades de perdida. El avion entra en perdida:





GROSS		ANG	LE OF	BANK	(
WEIGHT 2750 LBS		LEVEL	30°	45°	60°
POWER		GEAR	AND I	FLAPS	UP
ON	MPH	62	67	74	88
	KTS	54	58	64	76
OFF	MPH	75	81	89	106
	KTS	65	70	77	92
		GEAR A	ND FL	APS D	OWN
ON	MPH	54	58	64	76
	KTS	47	50	56	66
OFF	MPH	66	71	78	93
	KTS	57	62	68	81

# FIGURE 2.—Stall Speeds.

1	*	1							
	a) en un banqueo de 60° con potencia, con tren de aterrizaje y flaps arriba, a 10 nudos mas alto que con tren de aterrizaje y flaps abajo.								
2		2							
	b) e	n un ban	quec	o de 60° sin potencia y flaps arriba, a 35 nudos mas abajo que en una configuracion sin potencia, flaps abajo y alas niveladas.					
3		3							
	c) e	n un ban	quec	o de 45° con potencia a 10 nudos mas que en una perdida con alas niveladas y flaps arriba.					

230	S	1			T			
	224 Para incrementar el régimen de viraje y, al mismo tiempo, reducir el radio, un piloto debe:							
		1		1				
	a) mantener el banqueo y reducir la velocidad.							
		2		2				
	b) hacer más pronunciado el banqueo e incrementar la velocidad.				nqueo e incrementar la velocidad.			
	-;	3	*	3				
	c) hacer más pronunciado el banqueo y reducir la velocidad.					nqueo y reducir la velocidad.		

231 S 1





	225 Al	5 Al incrementar el ángulo de banqueo, el componente vertical de sustentación:					
	1						
	2	a) disminuye y el componente horizontal de sustentación aumenta.					
		b) aumenta y el componente horizontal de sustentación disminuye.					
	3	3					
		c) disminuye y el componente horizontal de sustentación permanece constante.					
232	S 1						
		Cuál de las siguientes afirmaciones es correcta con respecto al uso de los flaps durante un viraje nivelado?					
	1						
	2	a) Bajar los flaps incrementa la velocidad de pérdida.  * 2					
		b) Subir los flaps incrementa la velocidad de pérdida.					
	3	3					
		c) Subir los flaps requiere una presión agregada hacia delante sobre la palanca de mandos.					
233	S 1						
		factor de carga es la sustentacion generada por las alas de una aeronave en un tiempo determinado:					
	1	* 1					
	2	a) dividida por el peso total de la aeronave.					
ļ		b) multiplicada por el peso total de la aeronave.					
	3	3					
		c) dividida por el peso basico vacio de la aeronave.					
234	S 1						
		qué altitud se debe selectar en el altímetro 1013 Mb o 29,92" cuando se está ascendiendo al nivel de crucero?					
	1						
	2	a) 4500 pies MSL 2   2					
		b) 8000 pies MSL.					
	3	* 3					
		c) A la altitud establecida para cada aeródromo.					
235	S 1						
		rante la aproximacion a la perdida, un incremento del factor de carga hara que el avion:					
	1						
	2	a) Entre en prdida con una velocidad mayor.					
		b) Tenga tendencia al tirabuzn.					
	3	3					
		c) Sea ms difcil de controlar.					
236	S 1						
	23 El e	encendido no controlado de la mezcla aire/combustible, antes de la ignición normal de la chispa, se conoce como:					
	1						
	2	a) combustión instantánea.					
		b) detonación.					
	3						
		c) pre-ignición.					
237	S 1						
		detonación ocurre en un motor alternativo de avión cuando:					
	1	a) Las bujías de encendido se encuentran obstruidas o en cortocircuito o el cableado está defectuoso.					
	2	a) Las bujias de eficeridad se eficuentian obstituidas o en conocircuito o el cableado esta defectuoso.					
		b) Puntos calientes en la cámara de combustión encienden la mezcla de combustible/aire antes del encendido normal.					
	3	*   3					
		c) La mezcla sin quemar en los cilindros explota en lugar de quemarse normalmente.					
238	S 1						
		nubes formadas por el aire enfriado de una capa estable son:					
	1	a) Cúmulos.					
	2						
,		b) Nimbus.					
	3	*   3					
		of Original					





239	S 1	
	23) Se	denomina Punto Crítico a:
	1	
1		A. La distancia que una aeronave puede volar sin reabastecerse de combustible
	2	
	2	B. Al punto de la ruta en el cual demoramos igual tiempo en regresar , que continuar a destino
	3	C. Al punto en el cual nos quedaríamos sin combustible para continuar
		e. All partie en el cada nos quedantamos sin combustible parti continual
240	S 1	
	238 L	a necesidad de reducir la velocidad de un avión por debajo de la Va se debe al siguiente fenómeno meteorológico:
	1	1 1
		a) gran altitud de densidad que incrementa la velocidad de pérdida indicada.
	2	* 2
	3	b) turbulencia que produce un incremento en la velocidad de pérdida.
	3	c) turbulencia que produce una disminución en la velocidad de pérdida.
		e) turbulentila que produce una disminución en la velocidad de perdida.
241	S 1	
	24 ¿A	qué se denomina altitud absoluta?
	1	1
		a) La altitud leída directamente en el altímetro.
	2	* 2
1		b) La distancia vertical entre el avión y el terreno.
	3	3   a state of solver of six of modic defense.
		c) La altitud sobre el nivel medio del mar.
242	S 1	
		Qué se puede esperar del aire estable y húmedo que fluye por una pendiente ascendente?
	1	* 1
		a) Formación de nubes estratificadas.
	2	
1	2	b) Chaparrones y tormentas.
	3	c) Desarrollo de turbulencia convectiva.
		o) besuming at this democratical.
243	S 1	
	· -	
	24 El	encendido fuera de control de la mezcla de combustible/aire por adelantado de la chispa de encendido normal se conoce como:
	24 EI 1	
	1	a) Combustión.
		1
	2	1
	1	1
	2	1
244	3 S 1	1
244	3 S 1 24 En	a) Combustión.  * 2 b) Pre-encendido.  3 c) Detonación.  un motor recíproco de aeronave, la detonación se produce debido a:
244	3 S 1	a) Combustión.  * 2 b) Pre-encendido.  3 c) Detonación.  un motor recíproco de aeronave, la detonación se produce debido a:  1
244	3 S 1 24 En 1	a) Combustión.  * 2 b) Pre-encendido.  3 c) Detonación.  un motor recíproco de aeronave, la detonación se produce debido a:  1 a) un incremento explosivo de combustible generado por una mezcla aire/combustible demasiado rica.
244	3 S 1 24 En	a) Combustión.  * 2 b) Pre-encendido.  3 c) Detonación.  un motor recíproco de aeronave, la detonación se produce debido a:  1 a) un incremento explosivo de combustible generado por una mezcla aire/combustible demasiado rica.
244	3 S 1 24 En 1	a) Combustión.  * 2 b) Pre-encendido.  3 c) Detonación.  un motor recíproco de aeronave, la detonación se produce debido a:  1 a) un incremento explosivo de combustible generado por una mezcla aire/combustible demasiado rica.
244	3 S 1 24 En 1	a) Combustión.  * 2 b) Pre-encendido.  3 c) Detonación.  un motor recíproco de aeronave, la detonación se produce debido a:  1 a) un incremento explosivo de combustible generado por una mezcla aire/combustible demasiado rica.  2 b) que las bujías reciben una sacudida eléctrica generada por un corto en el cableado.
	3 S 1 24 En 1	a) Combustión.  * 2   b) Pre-encendido. 3   c) Detonación.  un motor recíproco de aeronave, la detonación se produce debido a:  1   a) un incremento explosivo de combustible generado por una mezcla aire/combustible demasiado rica.  2   b) que las bujías reciben una sacudida eléctrica generada por un corto en el cableado.  * 3
244	3 S 1 24 En 1 2 3	a) Combustión.  * 2   b) Pre-encendido.  3   c) Detonación.  un motor recíproco de aeronave, la detonación se produce debido a:  1   a) un incremento explosivo de combustible generado por una mezcla aire/combustible demasiado rica.  2   b) que las bujías reciben una sacudida eléctrica generada por un corto en el cableado.  * 3   c) que la mezcla aire/combustible no encendida en los cilindros está sujeta a una combustión espontánea.
	3 S 1 24 En 1 2 3 S 1 24 Se	a) Combustión.  * 2   b) Pre-encendido.  3   c) Detonación.  un motor recíproco de aeronave, la detonación se produce debido a:  1   a) un incremento explosivo de combustible generado por una mezcla aire/combustible demasiado rica.  2   b) que las bujías reciben una sacudida eléctrica generada por un corto en el cableado.  * 3   c) que la mezcla aire/combustible no encendida en los cilindros está sujeta a una combustión espontánea.
	3 S 1 24 En 1 2 3	a) Combustión.  * 2   b) Pre-encendido.  3   c) Detonación.  un motor recíproco de aeronave, la detonación se produce debido a:  1   a) un incremento explosivo de combustible generado por una mezcla aire/combustible demasiado rica.  2   b) que las bujías reciben una sacudida eléctrica generada por un corto en el cableado.  * 3   c) que la mezcla aire/combustible no encendida en los cilindros está sujeta a una combustión espontánea.
	3 S 1 24 En 1 2 3 S 1 24 Se 1	a) Combustión.  2   b) Pre-encendido.  3   c) Detonación.  un motor recíproco de aeronave, la detonación se produce debido a:  1   a) un incremento explosivo de combustible generado por una mezcla aire/combustible demasiado rica.  2   b) que las bujías reciben una sacudida eléctrica generada por un corto en el cableado.  * 3   c) que la mezcla aire/combustible no encendida en los cilindros está sujeta a una combustión espontánea.
	3 S 1 24 En 1 2 3 S 1 24 Se	a) Combustión.  2   b) Pre-encendido.  3   c) Detonación.  un motor recíproco de aeronave, la detonación se produce debido a:  1   a) un incremento explosivo de combustible generado por una mezcla aire/combustible demasiado rica.  2   b) que las bujías reciben una sacudida eléctrica generada por un corto en el cableado.  3   c) que la mezcla aire/combustible no encendida en los cilindros está sujeta a una combustión espontánea.
	3 S 1 24 En 1 2 3 S 1 24 Se 1	a) Combustión.  2   b) Pre-encendido.  3   c) Detonación.  un motor recíproco de aeronave, la detonación se produce debido a:  1   a) un incremento explosivo de combustible generado por una mezcla aire/combustible demasiado rica.  2   b) que las bujías reciben una sacudida eléctrica generada por un corto en el cableado.  * 3   c) que la mezcla aire/combustible no encendida en los cilindros está sujeta a una combustión espontánea.
	3 S 1 24 En 1 2 3 S 1 24 Se 1 24 Se	a) Combustión.  * 2   b) Pre-encendido. 3   c) Detonación.  un motor recíproco de aeronave, la detonación se produce debido a: 1   a) un incremento explosivo de combustible generado por una mezcla aire/combustible demasiado rica. 2   b) que las bujías reciben una sacudida eléctrica generada por un corto en el cableado.  * 3   c) que la mezcla aire/combustible no encendida en los cilindros está sujeta a una combustión espontánea.
245	3 S 1 24 En 1 2 3 S 1 24 Se 1 24 Se 1 2 3	a) Combustión.    2
	3 S 1 24 En 1 2 3 S 1 24 Se 1 24 Se 1 24 Se 1 S 1 S 1	a) Combustión.  1 2   b) Pre-encendido. 3   c) Detonación.  un motor recíproco de aeronave, la detonación se produce debido a: 1 1   a) un incremento explosivo de combustible generado por una mezcla aire/combustible demasiado rica. 2 2   b) que las bujías reciben una sacudida eléctrica generada por un corto en el cableado.  1 3   c) que la mezcla aire/combustible no encendida en los cilindros está sujeta a una combustión espontánea.  c) que la mezcla aire/combustible no encendida en los cilindros está sujeta a una combustión espontánea.  leccione las cuatro maniobras fundamentales de vuelo. 1   a) Potencia del avin, actitud, inclinacin, y compensado (trim). 2   b) Puesta en marcha, rodaje, despegue y aterrizaje.  3   c) Vuelo recto y nivelado, virajes, ascensos, y descensos.
245	3 S 1 24 En 1 2 3 S 1 24 Se	a) Combustión.    2
245	3 S 1 24 En 1 2 3 S 1 24 Se 1 24 Se 1 24 Se 1 S 1 S 1	1   a) Combustión.   2   b) Pre-encendido.   3
245	3 S 1 24 En 1 2 3 S 1 24 Se 1 2 3 S 1 240 E 1	1   a) Combustión.   2   b) Pre-encendido.   3   c) Detonación.   un motor reciproco de aeronave, la detonación se produce debido a:   1   a) un incremento explosivo de combustible generado por una mezcla aire/combustible demasiado rica.   2   b) que las bujúas reciben una sacudida eléctrica generada por un corto en el cableado.   3   3   c) que la mezcla aire/combustible no encendida en los cilindros está sujeta a una combustión espontánea.   9   1
245	3 S 1 24 En 1 2 3 S 1 24 Se	1   a) Combustión.   2   b) Pre-encendido.   3
245	3 S 1 24 En 1 2 3 S 1 24 Se 1 2 3 S 1 240 E 1	1   a) Combustión.   2   b) Pre-encendido.   3   c) Detonación.





247	S 1					
	247 P	ara p	roducir la	misr	na sustentació	n que se produce mientras el avión se encuentra en efecto suelo, éste requiere:
	1	*	1			
		a) ι	n ángulo	de a	taque menor.	
	2		2	,		
ı		b) e		angu	lo de ataque.	
	3	C) 11	n ángulo	de a	taque mayor.	
		C) U	ii arigulo	ue a	taque mayor.	
248	S 1					
		i bajo	el efecto	suel	o se mantiene	el mismo ángulo de ataque que fuera de dicho fenómeno, la sustentación:
	1	*	1			
		a) s	erá mayo	or y la	a resistencia in	ducida menor.
	2	L	2			
		b) s	erá meno 3	or y la	a resistencia pa	arásita mayor.
l	3	C) s		r v Is	resistencia in	ducida también.
		0) 3	cia mayo	n y ic	resistencia in	audud tambion.
249	S 1					
	Aخ25	qué :	se denom	nina a	altitud de presid	ón?
	1		1			
		a) L		ndic	ada corregida p	por instalación.
	2	*	2			
	3	D) L	.a aititud i	naic	ada cuando la	presión barométrica en la ventanilla Kohlsman es ajustada a 29,92" o 1013.25 Mb.
		c) I		ndica	ada es corregio	la por temperatura y presión.
		0) =	a annua i		aua 00 00110g.c	a por tomportura y processin
250	S 1					
	25 კС	ué co	mbustible	e tipo	puede ser sus	stituido para una aeronave si el octano recomendado no se encuentra disponible?
	1	*	1			
		a) E	l próximo	ma	yor octanaje.	
	2	b) E	2 L próvimo	mo	nor octanaje.	
	3	D) E	3	me	ioi ocianaje.	
١		c) C		le a	utomotor sin ple	omo de la misma categoría de octanaje.
251	S 1					
		ra log	rar el enf	riam	ento interno, lo	s motores recíprocos de una aeronave dependen en primer termino de:
	1	<u> </u>	1			
	2	a) ι *	n aumen	tado	r de aleta de ve	entilación (cowl flap) que funcione adecuadamente.
ļ		b) l	a circulac	ión d	el aceite lubric	ante
	3	D) II	3	1011 0		uno.
1		c) la	adecua	da re	lación de produ	ucción freón/compresor.
252	S 1					
		una n		ire ir	nestable es forz	rado a ascender, ¿qué tipo de nubosidad se puede esperar?
	1	2/ /	1 Juhas ast	ratifo	rmes de noce	desarrollo vertical.
1	2	a) l	ubes est	ialli	nnes de poco	นธอตาบแบ ของเปนต.
		b) N		ratifo	rmes con cons	siderable turbulencia.
	3	*	3			
'		c) N	lubes cor	con	siderable desa	rrollo vertical asociado a turbulencia.
253	S 1	<u> </u>				
				so y		eso básico vacío incluye el peso de la estructura de la aeronave, el/los motor/es y todo equipo opcional
	instalac		imioma :	des		
		*	imismo, e	el pe	so básico vacío	rambien incluye.
	<u>'</u>	*	1			
		*	1			dos los fluidos operativos y todo el aceite.
	2	* a) e	1 combus 2	tible	inutilizable, too	
		* a) e	1 combus 2	tible	inutilizable, too	los los fluidos operativos y todo el aceite.
	2	a) e	1 el combus 2 odo el aco 3	tible eite,	inutilizable, too	los los fluidos operativos y todo el aceite.
	3	a) e	1 el combus 2 odo el aco 3	tible eite,	inutilizable, too	dos los fluidos operativos y todo el aceite.  o y combustible utilizable, pero no incluye el peso del piloto, los pasajeros, ni el equipaje.
254	2 3 S 1	b) to	1 el combus 2 codo el aco 3 codo el con	eite,	inutilizable, too	dos los fluidos operativos y todo el aceite.  o y combustible utilizable, pero no incluye el peso del piloto, los pasajeros, ni el equipaje.  tilizable, pero no incluye ningún equipo de radio o instrumentos instalados por otra persona, ni por el fabricante.
254	3 S 1 255 E	b) to	1 el combus 2 codo el aco 3 codo el con	eite,	inutilizable, too	dos los fluidos operativos y todo el aceite.  o y combustible utilizable, pero no incluye el peso del piloto, los pasajeros, ni el equipaje.
254	2 3 S 1	b) to c) to	1 combus 2 codo el aco 3 codo el con combus codo el con combus codo el c	eite,	inutilizable, too	dos los fluidos operativos y todo el aceite.  o y combustible utilizable, pero no incluye el peso del piloto, los pasajeros, ni el equipaje.  tilizable, pero no incluye ningún equipo de radio o instrumentos instalados por otra persona, ni por el fabricante.
254	3 S 1 255 E	b) to c) to	1 combus 2 codo el aco 3 codo el con combus codo el con combus codo el c	eite,	inutilizable, too	dos los fluidos operativos y todo el aceite.  o y combustible utilizable, pero no incluye el peso del piloto, los pasajeros, ni el equipaje.  tilizable, pero no incluye ningún equipo de radio o instrumentos instalados por otra persona, ni por el fabricante.
254	3 S 1 255 E	* a) 6 b) to c) to the control of th	1 1 2 2 2 2 2 2 2 2 2 2 2 2 2 2 2 2 2 2	eite, mbus peso	inutilizable, too	dos los fluidos operativos y todo el aceite.  o y combustible utilizable, pero no incluye el peso del piloto, los pasajeros, ni el equipaje.  tilizable, pero no incluye ningún equipo de radio o instrumentos instalados por otra persona, ni por el fabricante.  desde dónde se mide el brazo de una aeronave?







		c) Desde el centro de sustentación.
255	S 1	
		i todas las unidades del índice son positivas al calcular el peso y balanceo, el punto de referencia (datum) se ubicaría en la:
	1	a) línea central de las ruedas principales.
	2	* 2
		b) nariz o por fuera, en la parte delantera de la aeronave.
	3	c) línea central de la nariz o rueda de cola, dependiendo del tipo de aeronave.
		o) linea central de la nanz o rueda de cola, dependiendo del tipo de aeronave.
256		
	257- ¿N	Mediante cual de los siguientes metodos se puede determinar el centro de gravedad (CG) de una aeronave?
	<u>'</u>	a) dividiendo los brazos totales por los momentos totales.
	2	
	3	b) multiplicando los brazos totales por el peso total.  * 3
		c) dividiendo los momentos totales por el peso total.
057		
257		
	1	1   1
		a) dividiendo los brazos totales por los momentos totales.
	2	*   2         b) dividiendo los momentos totales por el peso total.
	3	3
		c) multiplicando el peso total por los momentos totales.
258	S 1	
		n qué circunstancia la altitud indicada es la misma que la altitud verdadera?
	1	
	2	a) Si el altímetro no tiene errores mecánicos.
		b) Cuando al nivel del mar las condiciones son estándares.
	3	3
		c) Cuando a 4000 pies MSL se selecta el altímetro en 29,92".
259		
	26 Cai	rgar los tanques de combustible luego del último vuelo del día se considera un buen procedimiento operativo porque:
		a) Forzará al agua existente a que suba al tope del tanque, lejos de las líneas de combustibles al motor.
	2	2
	3	b) Prevendrá la expansión del combustible al eliminar espacio de aire en los tanques.  * 3
		c) Prevendrá la condensación de humedad al eliminar espacio de aire en los tanques.
260		precipitación constante que precede a un frente es una indicación de:
	1	1
	_	a) Nubes estratiformes con turbulencia moderada.
	2	b) Nubes cumuliformes con poca o sin turbulencia.
	3	* 3
		c) Nubes estratiformes con poca o sin turbulencia.
261	S 1	
	264- (Ve	er Figura 38) Dada la siguiente informacion:
		acio (aceite incluido)1.271 libras
	Momoni	to de pose vacio (pulgadas libras/1 000)102 04
		to de peso vacio (pulgadas-libras/1.000)102.04 copiloto400 libras
	Piloto y Pasajer	copiloto400 libras ro asiento trasero .140 libras
	Piloto y Pasajer Carga .	copiloto400 libras ro asiento trasero .140 libras 100 libras
	Piloto y Pasajer Carga . Combus	copiloto400 libras ro asiento trasero .140 libras
	Piloto y Pasajer Carga . Combus	copiloto400 libras ro asiento trasero .140 libras 100 libras stible .37 gal.
	Piloto y Pasajer Carga . Combus	copiloto400 libras ro asiento trasero .140 libras 100 libras stible .37 gal.
	Piloto y Pasajer Carga . Combus	copiloto400 libras ro asiento trasero .140 libras 100 libras stible .37 gal.
	Piloto y Pasajer Carga . Combus	copiloto400 libras ro asiento trasero .140 libras 100 libras stible .37 gal.





Dirección de Licencias al Personal Azopardo 1405 Capital Federal



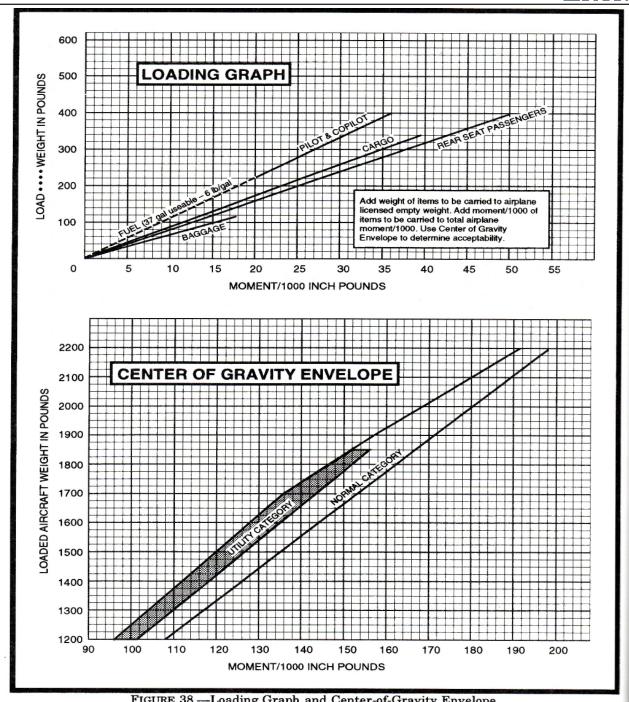


FIGURE 38.—Loading Graph and Center-of-Gravity Envelope.

1	*	1							
	a) si, el peso y el centro de gravedad (CG) estan dentro de los limites.								
2		2							
	b) n	o, el pes	o exc	cede el maximo permisible.					
3	3								
	c) no, el peso es aceptable, pero el CG esta detras del limite posterior.								

262 S

265- (Ver Figura 38) Dada la siguiente informacion:

Peso vacio (aceite incluido) .1.271 libras

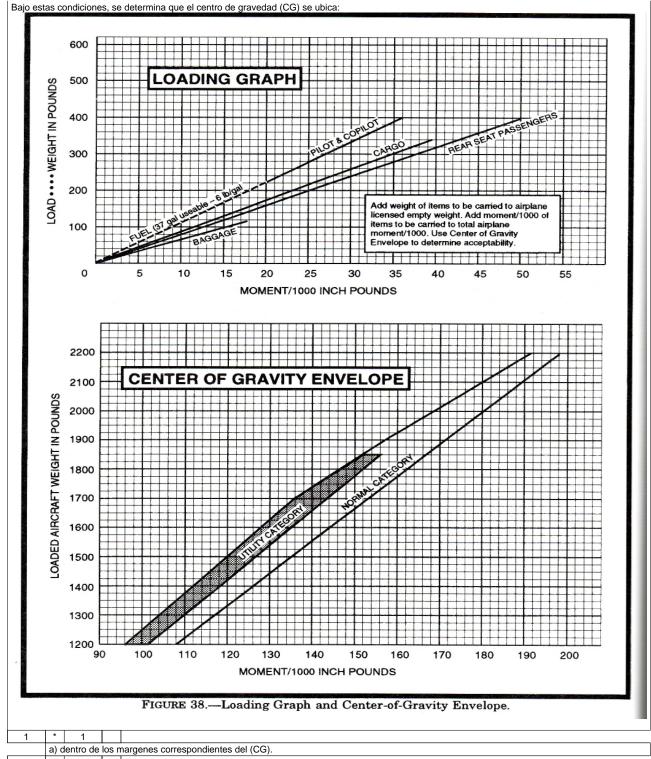
Momento de peso vacio (pulgadas-libras/1.000)..102.04

Piloto y copiloto .260 libras

Pasajero asiento trasero 120 libras Carga 60 libras Combustible 37 gal.

Dirección de Licencias al Personal Azopardo 1405 Capital Federal





1	*	1		
	a) d	entro de	los r	nargenes correspondientes del (CG).
2		2		
	b) e	n el limi	te del	antero de los margenes correspondientes del CG.
3		3		
	c) d	entro de	l area	a sombreada de los margenes correspondientes del CG.

263 S 1

266- (Ver Figura 38) Dada la siguiente informacion: Peso vacio (aceite incluido) .1.271 libras Momento de peso vacio (pulgadas-libras/1.000)102.04 Piloto y copiloto .360 libras Carga 340 libras Combustible 37 gal





Dirección de Licencias al Personal Azopardo 1405 Capital Federal



¿Puede afirmarse que el centro de gravedad (CG) permanecera dentro de los limites tras haber utilizado 30 galones de combustible en vuelo?

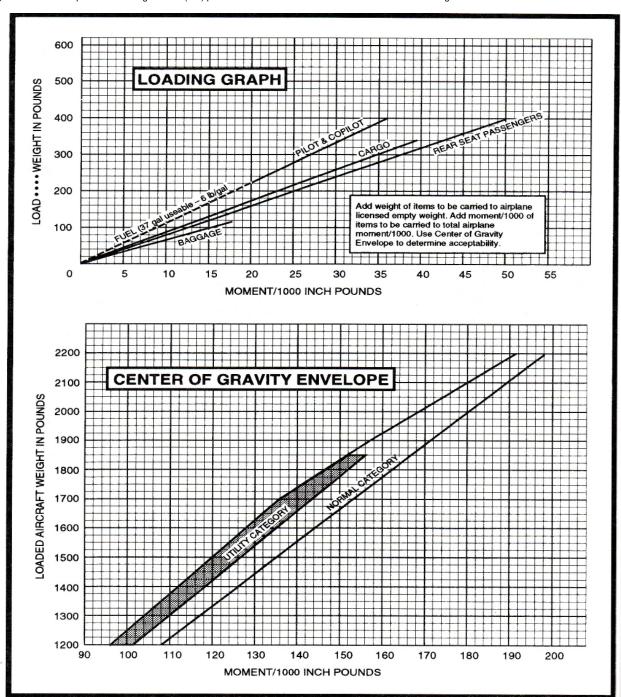


FIGURE 38.—Loading Graph and Center-of-Gravity Envelope.

1	*	1								
	a) si, el CG permanecera dentro de los limites.									
2		2								
	b) no, el CG se ubicara hacia atras de su limite posterior.									
3		3								
	c) si	, pero el	CG :	se ubicara en el area sombreada de sus margenes correspondientes.						

264	S	1								
	27 ¿Bajo qué condiciones la presión de altitud es igual a la altitud verdadera?									
	1 1 1									
	a) Cuando la presión atmosférica es 29,92".									
	2		*	2						
	b) Cuando existen condiciones atmosféricas estándares.									







	3	3
		c) Cuando la altitud indicada es igual a la altitud de presión.
265		
	27 Las	s condiciones necesarias para la formación de nubes cumulonimbus son corrientes ascendentes y:
	1	
		a) Aire inestable que contiene un exceso de núcleos de condensación.
	2	* 2
		b) Inestabilidad, aire húmedo.
	3	
		c) Ya sea aire estable o inestable.
266	S 1	
200		ra purgar el agua en forma adecuada del sistema de combustible de una aeronave equipada con depósitos de tanque de combustible y un
		rápido de filtro de combustible, es necesario hacerlo:
	1	1 1 1
		a) Desde el filtro de drenaje rápido de combustible.
	2	* 2
		b) Desde el punto más bajo en el sistema de combustible.
	3	3
		c) Desde el drenaje rápido del filtro de combustible y desde los depósitos de tanque de combustible.
267		
_	27 Si	en una situacion de emergencia se requiere aterrizar con viento de cola, el piloto debera esperar:
	1	
		a) Mayor velocidad indicada al toque de pista, carrera de aterrizaje ms larga y mejor control durante la ruptura de planeo.
	2	
		b) Mayor velocidad terrestre (ground speed) al toque de pista, carrera de aterrizaje ms larga, y probabilidad de sobrepasar el punto elegido de
	_	toque.
	3	3
		c) Mayor velocidad terrestre, carrera de aterrizaje ms corta y probabilidad de tocar antes del punto seleccionado para el aterrizaje.
268	S 1	
	271- (V	er Figura 31) ¿Si la torre reporta un viento de superficie de 010° a 18 nudos, cual es el componente de viento cruzado para un aterrizaje en la
	Pista 08	
	i ista oc	·
	1	

Dirección de Licencias al Personal Azopardo 1405 Capital Federal



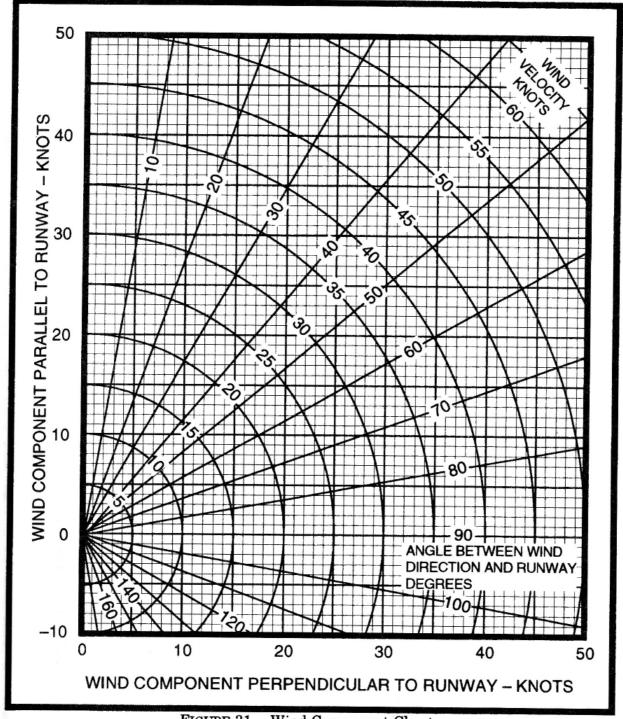


FIGURE 31.—Wind Component Chart.

1		1						
	a) 7	nudos.						
2		2						
	b) 1	5 nudos.						
3	*	3						
	c) 17 nudos.							

269 S 1 1 272- (Ver Figura 31) El viento de superficie es de 180° a 25 nudos. ¿Cual es el componente de viento cruzado para un aterrizaje en la Pista 13?

Dirección de Licencias al Personal Azopardo 1405 Capital Federal



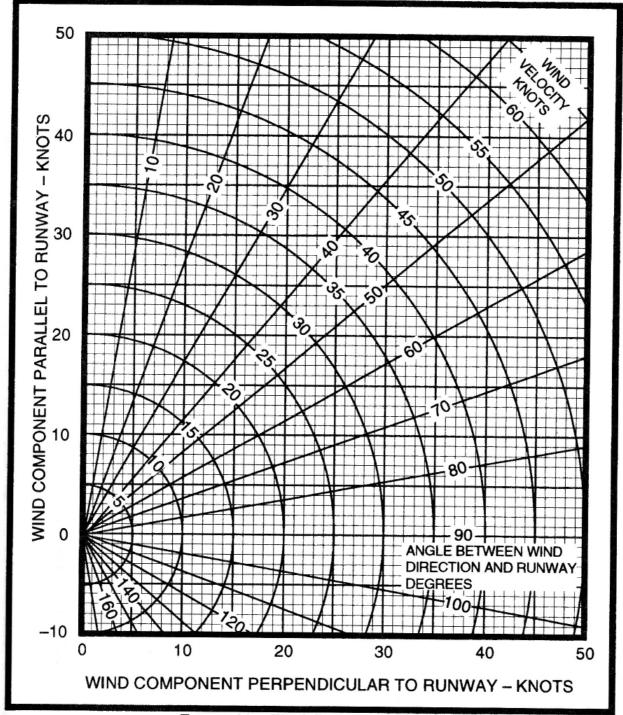


FIGURE 31.—Wind Component Chart.

1	*	1						
	a) 1	9 nudos.						
2		2						
	b) 2	1 nudos.						
3		3						
	c) 23 nudos.							

273- (Ver Figura 31) ¿Cual es el componente de viento de frente para un despegue en la Pista 13 si el viento de superficie es de 190° a 15 nudos?

Dirección de Licencias al Personal Azopardo 1405 Capital Federal



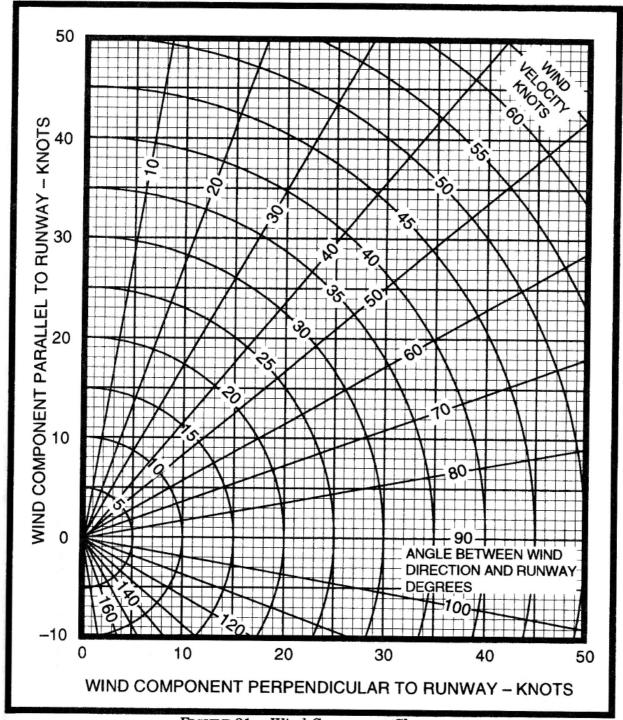


FIGURE 31.—Wind Component Chart.

1	*	1	
	a) 7	nudos.	
2		2	
	b) 1	3 nudos.	
3		3	
	c) 1	5 nudos.	

271	S	1						
	276 ¿Cuáles son los valores estándares de temperatura y presión barométrica a nivel del mar?							





		* 1
	1	
		a) 15° C y 29.92" de Hg.
	2	
		b) 59° F y 1013.2" de Hg.
	3	
		c) 15° C y 29.92 Mb.
272	S 1	
212		is tablas de performance de una aeronave para despegue y ascenso se basan en:
		is tables de performance de diria deronave para despegue y asceriso se basari en.
	1	
		a) altitud de presión/densidad.
	2	
		b) altitud de cabina.
	3	3
		c) altitud verdadera.
273	S 1	
	0خ278	Qué efecto tendría, en caso que existiera, una variación en la temperatura ambiental o en la densidad del aire sobre la performance del motor a
	reaccion	1.?
	1	1
		a) A menor densidad del aire, mayor empuje.
	2	
		b) A mayor temperatura, mayor empuje.
	3	* 3
		c) A mayor temperatura, menor empuje.
		U/A mayor temperatura, menor empuje.
274	S 1	
214		
		n los fenómenos de vuelo se puede considerar que el aire es incompresible para velocidades de MACH inferiores a:
	1	
		a) 0,5 M.
	2	
		b) 1.2 M.
	3	
		c) 2.2 M.
275	S 1	
	28 ¿.Cı	uál de las siguientes afirmaciones describe mejor el principio operacional de una hélice de velocidad constante?
	1	
		a) cuando el piloto varía la posición del acelerador, el gobernador de la hélice hace que el ángulo de paso de las palas permanezca invariable.
	2	
		b) un alto ángulo de pala o un paso mayor reduce la resistencia de la hélice y posibilita mayor potencia de motor para los despegues.
	3	by air and angulo de pala o air paso mayor reduce la resistencia de la nellec y posicima mayor potentia de motor para los despegaes.
		c) el control de la hélice regula las revoluciones por minuto (RPM) del motor y, a su vez, las RPM de la hélice misma.
		C) el control de la fielice regula las revoluciones por finindio (KFM) del motor y, a su vez, las KFM de la fielice misma.
070		
276		
	∠8 Al II	ncrementarse la altitud, la velocidad de prdida de una aeronave con determinada configuracin:
	1	
		a) Disminuir tanto como disminuye la velocidad verdadera.
	2	
		b) Disminuir tanto como se incrementa la velocidad indicada.
	3	* 3
		c) Se mantiene igual independientemente de la altitud.
277	S 1	
	28 Cal	cular la altura de la base de las nubes con los siguientes datos: Temperatura actual 19,5° C, punto de rocío 15° C:
	1	1
		a) 69 m.
	2	* 2
		b) 692 m.
	3	3
		c) 962 m.
		U) 502 III.
070		
278		
	28 Si s	se vuela desde un área de baja presión hacia una de alta presión sin efectuar ajustes en el altímetro, este indicará:
	1	1 1 1
		a) La altitud actual sobre el nivel del mar.
	2	* 2
		b) Mayor altitud que la actual sobre el nivel del mar.
	3	3
		c) Menor que la actual sobre el nivel del mar.







279	S	1					
		i un	pilo	oto sospe	cha	que un motor (con una hélice de paso fijo) está detonando durante el ascenso luego del despegue, la acción correctiva inici	al
	que se	e de	ber	ía tomar	sería		
	1			1			
		a	) E	mpobrec	er la	mezcla.	
	2		*	2			
		ŀ	) B	-	men	e la nariz para incrementar la velocidad.	
	3	+	.) ^	3	a = al	a portivuodos	
			;) A	piicai cai	or a	e carburador.	
280	S	1					
200		_	mo	varía la	velo	idad del sonido al aumentar la altitud?	
	1	T		1			
		a	i) A	umenta.			
	2		*	2			
		t	) D	isminuye	). -		
	3			3			
		C	;) S	e mantie	ne c	onstante.	
281	S	1					
201			261/	iarse a II	n ae	opuerto de alternativa debido a una emergencia, los pilotos deben:	
	1	1	557	1	ac	opasito de ditermatità debide di dita emergenela, lee pilotee debett.	
	<u> </u>	a	a) C	onfiar en	la ra	dio como método principal de navegación.	
	2	Ť		2			
		t	) a	scender	a una	a mayor altitud porque será más fácil identificar los puntos de notificación.	
	3		*	3			
		C	;) a	olicar cál	culos	empíricos, estimaciones y cualquier otro atajo para lograr desviarse hacia el nuevo curso tan pronto como sea posible.	
				-			
282		1			- 44		
	282 (	Con	res	specto a	a ted	enica necesaria para la corrección de viento cruzado en el despegue, un piloto debe utilizar:	
	- 1	-	ı) la	nresión	del s	elerón contra el viento e iniciar el despegue vertical (lift-off) a una velocidad aérea normal tanto en aeronaves de tipo	
			•			no de tipo triciclo.	
	2			2			
		t	) la	presión	del t	món de dirección, presión del alerón contra el viento y velocidad aérea del despegue vertical (lift-off) mayor a la normal tant	0
				eronave	s de	tren de aterrizaje tipo triciclo como en las de tipo convencional.	
	3		*	3			
						saria en el timón de dirección para mantener el control direccional, la presión del alerón contra el viento y la velocidad aére:	а
		C	iei (	despegue	e ver	cical (lift-off) mayor a la normal en aeronaves tanto de tipo convencional como de tipo triciclo.	
283	S	1					
200	-		e er	ncuentra	turbi	ılencia en una aproximación a un aterrizaje, ¿qué acción se recomienda y por qué motivo principal?	
	1		*	1		75,01	
		a	ı) Ir	crement	ar lig	eramente la velocidad por encima de la velocidad normal de aproximación para obtener más control positivo.	
	2			2			
		t	) R	educir lig	gerar	nente la velocidad aérea por debajo de la normal de aproximación para evitar el esfuerzo excesivo de la aeronave.	
	3	4		3	L		
		C	) In	crement	ar lig	eramente la velocidad aérea por encima de la normal de aproximación para penetrar la turbulencia lo más rápido posible.	
284	S	1					
204			250	de una f	alla	utal de motor cuando la aeronave se encuentra en vuelo luego del despegue, ¿que accion inmediata y vital debe realizar el	
	piloto?		.U	ao una i	und	saa. 35	
	1		*	1			
		a	ı) m		una	velocidad segura.	
	2			2		-	
		t	) a	terrizar d	irect	amente contra el viento.	
	3			3			
		C	) re	egresar a	l can	npo de despegue.	
005		<u> </u>					
285		1   En c	201	de uno	falla	total de motor quando la geronave se enquentra en vuelo luego del despegue : qué acción inmediata y vital deba realizar o	
	piloto?		ast	ue una	ıalld	total de motor cuando la aeronave se encuentra en vuelo luego del despegue, ¿qué acción inmediata y vital debe realizar e	'
	1	_	*	1			
	<u> </u>	la	a) N		una	velocidad segura.	
	2		İ	2		-	
		t	) A	terrizar d	lirect	amente contra el viento.	
	3	$oxed{\Box}$		3			
		C	) R	egresar a	al ca	npo de despegue.	
222		<u>,                                    </u>					
286	S	1	2		<u>.                                    </u>		







	1	* 1			
		a) Una aprox	imac	ción con potenc	ia y un aterrizaje con potencia.
	2	2			
		b) Una aprox	imac	ción sin potenci	a y un aterrizaje con potencia.
	3	3			
		c) Una aprox	imac	ión con potenc	ia y un aterrizaje sin potencia.
287	S 1	<u> </u>			
		n aterrizaje co	rrecto	o en una pista d	con viento cruzado requiere que al momento del toque:
l	1	1			
	_	a) la direcció	n ae	i movimiento de	el avión y su eje lateral sean perpendiculares a la pista.
	2		- da	l manimianta d	el avión y su eje longitudinal sean paralelos a la pista.
	3	3	ii de	Thovimiento de	er aviorit y su eje iorigituoritai seari paraleios a la pista.
	3		nda e	l al ala a favor de	el viento lo suficiente para eliminar la tendencia del avión a desviarse.
		c) se deserer	iuu c	i dia a lavoi de	il vicinto lo sunoiente para ciintinar la teriocricia del aviori a desviarse.
288	S 1				
		Qué efecto tier	ne un	na pendiente po	ositiva de pista en la performance de despegue?
	1	1			
'		a) Increment	a la v	velocidad de de	espegue.
	2	* 2			
		b) Increment	a la d	distancia de de	spegue.
	3	3			
		c) Reduce la	dista	ancia de despe	gue.
289	S 1				
					ostáculos (clearway) para el cálculo de V1, ¿la misma disminuye o aumenta con respecto al valor que tendría
		riterio de pista	com	ipensada?	
	1	1			
	_	a) Aumenta.		Г	
l	2				
	2	b) Disminuye	). 		
	3	a) So montio	20.00	onatanta	
		c) Se mantie	ne co	Jistante.	
290	S 1				
290		as velocidades	V/1	VR v Vlot defi	nen respectivamente:
290	289 La	as velocidades	, V1,	VR y Vlof defin	nen respectivamente:
290		1			
290	289 La	1		VR y Vlof defii , verdida y rota	
290	289 La	a) mínimo co	ntrol	, pérdida y rota	
290	289 La	a) mínimo co	ntrol	, pérdida y rota	ción.
290	289 La 1	1 a) mínimo co * 2 b) decisión, r	ontrol	, pérdida y rota	ito en que el tren abandona el suelo.
290	289 La 1	1 a) mínimo co * 2 b) decisión, r	ontrol	l, pérdida y rota ión y el momen	ito en que el tren abandona el suelo.
290	289 La 1 2 3	1 a) mínimo co * 2 b) decisión, r 3 c) Decisión, o	ontrol	, pérdida y rota l ión y el momen egue y aborto o	ción.  Into en que el tren abandona el suelo.  Ide despegue.
	289 La 1 2 3	1 a) mínimo co * 2 b) decisión, r 3 c) Decisión, o	ontrol	, pérdida y rota l ión y el momen egue y aborto o	ito en que el tren abandona el suelo.
	289 La 1 2 3	a) mínimo cc * 2 b) decisión, r 3 c) Decisión, d cular la altura	ontrol	, pérdida y rota l ión y el momen egue y aborto o	ción.  Into en que el tren abandona el suelo.  Ide despegue.
	289 La 1 2 3 S 1 29 Cal	a) mínimo co * 2 b) decisión, r 3 c) Decisión, d  cular la altura 1 a) 300 m.	ontrol	, pérdida y rota l ión y el momen egue y aborto o	ción.  Into en que el tren abandona el suelo.  Ide despegue.
	289 La 1 2 3 S 1 29 Cal	a) mínimo co * 2 b) decisión, r 3 c) Decisión, d  cular la altura 1 a) 300 m.	ontrol	, pérdida y rota l ión y el momen egue y aborto o	ción.  Into en que el tren abandona el suelo.  Ide despegue.
	289 La 1 2 3 S 1 29 Cal 1	1   a) mínimo co	ontrol	, pérdida y rota l ión y el momen egue y aborto o	ción.  Into en que el tren abandona el suelo.  Ide despegue.
	289 La 1 2 3 S 1 29 Cal	1	ontrol	, pérdida y rota l ión y el momen egue y aborto o	ción.  Into en que el tren abandona el suelo.  Ide despegue.
	289 La 1 2 3 S 1 29 Cal 1	1   a) mínimo co	ontrol	, pérdida y rota l ión y el momen egue y aborto o	ción.  Into en que el tren abandona el suelo.  Ide despegue.
291	289 La 1 2 3 S 1 29 Cal 1 2	1	ontrol	, pérdida y rota l ión y el momen egue y aborto o	ción.  Into en que el tren abandona el suelo.  Ide despegue.
	289 La 1 2 3 S 1 29 Cal 1 2 3	1   a) mínimo co	ontrol otacc desp	ión y el momen egue y aborto o a base de las no	cito en que el tren abandona el suelo.  de despegue.  ubes con los siguientes datos: Temperatura actual 10° C, punto de rocío 8° C:
291	289 La  1  2  3  S   1  29 Cal  1  2  3  S   1  29 Si s	1   a) mínimo co	ontrol otacc desp	ión y el momen egue y aborto o a base de las no	ción.  Into en que el tren abandona el suelo.  Ide despegue.
291	289 La 1 2 3 S 1 29 Cal 1 2 3	1   a) mínimo co   *   2   b) decisión, r   3   c) Decisión, o   cular la altura   1   a) 300 m.   2   b) 207 m.   *   3   c) 307,69 m.   c) 307,69 m.   ce vuela desde   1	ontrol cotac desp de la	ión y el momen egue y aborto o a base de las ni	ción.  Into en que el tren abandona el suelo.  Ide despegue.  Ide
291	289 La  1  2  3  S	a) mínimo co  * 2 b) decisión, r 3 c) Decisión, o  cular la altura 1 a) 300 m. 2 b) 207 m. * 3 c) 307,69 m.  se vuela desde 1 a) Menor que	ontrol cotac desp de la	ión y el momen egue y aborto o a base de las ni	cito en que el tren abandona el suelo.  de despegue.  ubes con los siguientes datos: Temperatura actual 10° C, punto de rocío 8° C:
291	289 La  1  2  3  S   1  29 Cal  1  2  3  S   1  29 Si s	1   a) mínimo co   *   2   b) decisión, r   3   c) Decisión, dec	ontrol otaci otaci desp	ión y el momen egue y aborto o a base de las ni área de alta pre	ción.  Into en que el tren abandona el suelo.  Ide despegue.  Ide
291	289 La 1 2 3 S 1 29 Cal 1 2 3 S 1 29 Si s 1 29 Si s	1   a) mínimo co   *   2   b) decisión, r   3   c) Decisión, dec	ontrol otaci otaci desp	ión y el momen egue y aborto o a base de las ni área de alta pre	ción.  Into en que el tren abandona el suelo.  Ide despegue.  Ide
291	289 La  1  2  3  S	1   a) mínimo co   *   2   b) decisión, re   3   c) Decisión, re   1   a) 300 m.   2   b) 207 m.   *   3   c) 307,69 m.     se vuela desde   1   a) Menor que   *   2   b) Mayor que   3   3	ontrol otac otac desp de la e un a	ión y el momen egue y aborto o a base de las ni área de alta pre	ción.  Into en que el tren abandona el suelo.  Ide despegue.  Ide
291	289 La 1 2 3 S 1 29 Cal 1 2 3 S 1 29 Si s 1 29 Si s	1   a) mínimo co   *   2   b) decisión, re   3   c) Decisión, re   1   a) 300 m.   2   b) 207 m.   *   3   c) 307,69 m.     se vuela desde   1   a) Menor que   *   2   b) Mayor que   3   3	ontrol otac otac desp de la e un a	ión y el momen egue y aborto o a base de las ni área de alta pre altitud actual so	ción.  Into en que el tren abandona el suelo.  Ide despegue.  Ide
291	289 La  1  2  3  S   1  29 Cal  1  29 Si s  1  29 Si s  1  2  3	1   a) mínimo co   *   2   b) decisión, re   3   c) Decisión, re   1   a) 300 m.   2   b) 207 m.   *   3   c) 307,69 m.     se vuela desde   1   a) Menor que   *   2   b) Mayor que   3   3	ontrol otac otac desp de la e un a	ión y el momen egue y aborto o a base de las ni área de alta pre altitud actual so	ción.  Into en que el tren abandona el suelo.  Ide despegue.  Ide
291	289 La  1  2  3  S   1  29 Cal  1  29 Si s  1  29 Si s  1  2  3	a) mínimo co * 2 b) decisión, r 3 c) Decisión, o  cular la altura 1 a) 300 m. 2 b) 207 m. * 3 c) 307,69 m.  se vuela desde 1 a) Menor que * 2 b) Mayor que 3 c) La actual a	de la a la a la	ión y el momen egue y aborto o a base de las ni área de alta pre altitud actual so	esión hacia una de baja presión, el altímetro indicará una altitud:  bre el nivel del mar.  del mar.
291	289 La  1  2  3  S   1  29 Cal  1  29 Si s  1  29 Si s  1  2  3	a) mínimo co * 2 b) decisión, r 3 c) Decisión, o  cular la altura 1 a) 300 m. 2 b) 207 m. * 3 c) 307,69 m.  se vuela desde 1 a) Menor que * 2 b) Mayor que 3 c) La actual a	de la a la a la	ión y el momen egue y aborto o a base de las no área de alta pre altitud actual so d sobre el nivel	esión hacia una de baja presión, el altímetro indicará una altitud:  bre el nivel del mar.  del mar.
291	289 La  1  2  3  S   1  29 Cal  1  29 Si s  1  29 Si s  1  29 Si s  1  29 Terra s	a) mínimo co  * 2 b) decisión, r 3 c) Decisión, r  cular la altura 1 a) 300 m. 2 b) 207 m. * 3 c) 307,69 m.  se vuela desde 1 a) Menor que * 2 b) Mayor que 3 c) La actual a  mperaturas de 1 1	de la de la allaltitue	ión y el momen egue y aborto o a base de las no área de alta pre altitud actual so d sobre el nivel or excesivamer	esión hacia una de baja presión, el altímetro indicará una altitud:  bre el nivel del mar.  del mar.
291	289 La  1  2  3  S   1  29 Cal  1  29 Si s  1  29 Si s  1  29 Si s  1  29 Terra s	a) mínimo co  * 2 b) decisión, r 3 c) Decisión, r  cular la altura 1 a) 300 m. 2 b) 207 m. * 3 c) 307,69 m.  se vuela desde 1 a) Menor que * 2 b) Mayor que 3 c) La actual a  mperaturas de 1 1	de la de la allaltitue	ión y el momen egue y aborto o a base de las no área de alta pre altitud actual so d sobre el nivel or excesivamer	ción.  Into en que el tren abandona el suelo.  Ide despegue.  Ide
291	289 La  1  2  3  S	a) mínimo co  * 2 b) decisión, r 3 c) Decisión, d  cular la altura la) 300 m. 2 b) 207 m. * 3 c) 307,69 m.  se vuela desde la) Menor que la desde la) Menor que la color actual a  c) La actual a  mperaturas de la) Causarán la Causarán la Causarán la Causarán la Causarán	ontrol otaci desp de la e un a e la a e la a mote daño	área de alta pre altitud actual so d sobre el nivel or excesivamer o a las salidas o	ción.  Into en que el tren abandona el suelo.  Ide despegue.  Ide
291	289 La  1  2  3  S   1  29 Cal  1  29 Si s  1  29 Si s  1  29 Si s  1  29 Ter  1	a) mínimo co  * 2 b) decisión, r 3 c) Decisión, r  cular la altura  1 a) 300 m. 2 b) 207 m.  * 3 c) 307,69 m.  se vuela desde 1 a) Menor que 2 b) Mayor que 3 c) La actual a  mperaturas de 1 a) Causarán  * 2 b) Causarán  3	ontrol otaci desp de la un a e la a e la a mote daño pérd	ión y el momen egue y aborto o a base de las no a base de las no aírca de alta pre latitud actual so d sobre el nivel or excesivamen o a las salidas o lida de potencia	ción.  Into en que el tren abandona el suelo.  Ide despegue.  Ide despegue.  Ide so con los siguientes datos: Temperatura actual 10° C, punto de rocío 8° C:  Ide sión hacia una de baja presión, el altímetro indicará una altitud:  Ide el nivel del mar.  Idel mar.  Idel mar.  Idel mar.  Idel escape y torsión de las aletas de enfriamiento del cilindro.





294	S 1	
	290 Si	a la velocidad verdadera (TAS) se le suma o resta la componente de viento de frente o de cola, se está calculando la:
	1	1 1
		a) IAS.
	2	* 2
		b) GS.
	3	3
		c) EAS.
295	S 1	
	)خ291	Cuál de las siguientes combinaciones de condiciones atmosféricas reducirá la performance del avión en el despegue y el ascenso?
	1	*   1
		a) Temperatura alta, humedad alta y altitud de densidad elevada.
	2	
		b) Temperatura baja, humedad baja y altitud de densidad elevada.
	3	3
		c) Temperatura alta, humedad baja y altitud de densidad baja.
296	S 1	
		Qué efecto produce la humedad ambiente alta en la performance del avión?
	1	
		a) No afecta la performance.
l	2	
		b) Aumenta la performance.
	3	*   3
		c) Disminuye la performance.
297	S 1	
291		Sobro la cuprofficia bergetto podomos trazar circulas máximos, actos con:
	1	Sobre la superficie terrestre podemos trazar círculos máximos, estos son:
	'	a) los paralelos.
	2	* 2
l		b) los meridianos y el ecuador.
	3	3
'		c) los meridianos.
		<u> </u>
298	S 1	
	293-2	La latitud se utiliza para medir distancias en grados con respecto:
	1	* 1
		a) al ecuador.
	2	
		b) al meridiano de Greenwich.
	3	3
	3	
299		c) a los Polos.
299	S 1	c) a los Polos.
299	S 1	3 c) a los Polos.  aeropuertos de mayor elevación, el piloto debe saber que la velocidad indicada:
299	S 1 293 E	3 c) a los Polos.  n aeropuertos de mayor elevación, el piloto debe saber que la velocidad indicada:
299	S 1 293 E	3 c) a los Polos.  aeropuertos de mayor elevación, el piloto debe saber que la velocidad indicada:  1 1
299	S 1 293 Ei	a) permanecerá invariable pero la velocidad terrestre será mayor.
299	S 1 293 Ei	3 c) a los Polos.  aeropuertos de mayor elevación, el piloto debe saber que la velocidad indicada:  1 1 a) permanecerá invariable pero la velocidad terrestre será mayor.  2 b) será mayor pero la velocidad sobre el terreno permanecerá invariable.  3
299	S 1 293 E1 1	3 c) a los Polos.  aeropuertos de mayor elevación, el piloto debe saber que la velocidad indicada:  * 1 a) permanecerá invariable pero la velocidad terrestre será mayor.  2 b) será mayor pero la velocidad sobre el terreno permanecerá invariable.
	S 1 293 E1 1	3 c) a los Polos.  n aeropuertos de mayor elevación, el piloto debe saber que la velocidad indicada:  * 1 a) permanecerá invariable pero la velocidad terrestre será mayor.  2 b) será mayor pero la velocidad sobre el terreno permanecerá invariable.  3 c) debe ser mayor para compensar el aire menos denso.
299	S 1 293 E1 1 2 3 S 1	3 c) a los Polos.  aeropuertos de mayor elevación, el piloto debe saber que la velocidad indicada:  * 1 a) permanecerá invariable pero la velocidad terrestre será mayor.  2 b) será mayor pero la velocidad sobre el terreno permanecerá invariable.  3 c) debe ser mayor para compensar el aire menos denso.
	S 1 293 E1 1 2 3 S 1 294-1	a aeropuertos de mayor elevación, el piloto debe saber que la velocidad indicada:  1
	S 1 293 E1 1 2 3 S 1	aeropuertos de mayor elevación, el piloto debe saber que la velocidad indicada:  1
	S 1 293 Ei 1 2 3 S 1 294-1	aeropuertos de mayor elevación, el piloto debe saber que la velocidad indicada:  * 1   a) permanecerá invariable pero la velocidad terrestre será mayor.  2   b) será mayor pero la velocidad sobre el terreno permanecerá invariable.  3   c) debe ser mayor para compensar el aire menos denso.  El máximo valor de latitud en las coordenadas geográficas es:  * 1   a) 090°.
	S 1 293 E1 1 2 3 S 1 294-1	aeropuertos de mayor elevación, el piloto debe saber que la velocidad indicada:  * 1   a) permanecerá invariable pero la velocidad terrestre será mayor.  2   b) será mayor pero la velocidad sobre el terreno permanecerá invariable.  3   c) debe ser mayor para compensar el aire menos denso.  El máximo valor de latitud en las coordenadas geográficas es:  * 1   a) 090°.
	S 1 293 E1 1 293 E1 1 2 1 2 1 2 1 2 1 2 1 2 1 2 1 2 2 1 2 2 1 2 2 1 2 2 1 2 2 1 2 2 1 2 2 1 2 2 1 2 1 2 2 1 2 2 1 2 1 2 2 1 2 1 2 2 1 2 1 2 1 2 1 2 1 2 1 2 1 2 1 2 1 2 1 2 1 2	aeropuertos de mayor elevación, el piloto debe saber que la velocidad indicada:  * 1   a) permanecerá invariable pero la velocidad terrestre será mayor.  2   b) será mayor pero la velocidad sobre el terreno permanecerá invariable.  3   c) debe ser mayor para compensar el aire menos denso.  El máximo valor de latitud en las coordenadas geográficas es:  * 1   a) 090°.  2   b) 180°.
	S 1 293 Ei 1 2 3 S 1 294-1	3 c) a los Polos.  n aeropuertos de mayor elevación, el piloto debe saber que la velocidad indicada:    *   1
	S 1 293 E1 1 293 E1 1 2 1 2 1 2 1 2 1 2 1 2 1 2 1 2 2 1 2 2 1 2 2 1 2 2 1 2 2 1 2 2 1 2 2 1 2 2 1 2 1 2 2 1 2 2 1 2 1 2 2 1 2 1 2 2 1 2 1 2 1 2 1 2 1 2 1 2 1 2 1 2 1 2 1 2 1 2	aeropuertos de mayor elevación, el piloto debe saber que la velocidad indicada:  * 1   a) permanecerá invariable pero la velocidad terrestre será mayor.  2   b) será mayor pero la velocidad sobre el terreno permanecerá invariable.  3   c) debe ser mayor para compensar el aire menos denso.  El máximo valor de latitud en las coordenadas geográficas es:  * 1   a) 090°.  2   b) 180°.
300	S 1 293 Ei 1 2 3 S 1 294-1 1	c) a los Polos.  n aeropuertos de mayor elevación, el piloto debe saber que la velocidad indicada:  * 1   a) permanecerá invariable pero la velocidad terrestre será mayor.  2   b) será mayor pero la velocidad sobre el terreno permanecerá invariable.  3   c) debe ser mayor para compensar el aire menos denso.  El máximo valor de latitud en las coordenadas geográficas es:  * 1   a) 090°.  2   b) 180°.  3   c) 270°.
	S 1 293 E1 1 2 3 S 1 294-1 1 2 3	a peropuertos de mayor elevación, el piloto debe saber que la velocidad indicada:
300	S 1 293 E1 1 2 3 S 1 294-1 1 2 3 S 1 294-5	c) a los Polos.  n aeropuertos de mayor elevación, el piloto debe saber que la velocidad indicada:  * 1   a) permanecerá invariable pero la velocidad terrestre será mayor.  2   b) será mayor pero la velocidad sobre el terreno permanecerá invariable.  3   c) debe ser mayor para compensar el aire menos denso.  El máximo valor de latitud en las coordenadas geográficas es:  * 1   a) 090°.  2   b) 180°.  3   c) 270°.
300	S 1 293 E1 1 2 3 S 1 294-1 1 2 3	c) a los Polos.
300	S 1 293 E1 1 2 3 S 1 294-1 1 2 3 S 1 294-5	a peropuertos de mayor elevación, el piloto debe saber que la velocidad indicada:
300	S 1 293 Ei 1 2 3 S 1 294-1 1 2 3 S 1 294-5 1	c) a los Polos.  n aeropuertos de mayor elevación, el piloto debe saber que la velocidad indicada:  1
300	S 1 293 Ei 1 2 3 S 1 294-1 1 2 3 S 1 294-5 1	aeropuertos de mayor elevación, el piloto debe saber que la velocidad indicada:







302	S 1	
	اخ295	En qué momento comienza el segundo segmento?
	1	
		a) Cuando los flaps se encuentran totalmente retraídos.
	2	
		b) Cuando el avión se acelera.
	3	* 3
		c) Cuando el tren se encuentra totalmente retraído.
303		
	295 A	la línea que une puntos de igual declinación magnética se la llama:
	1	*   1
		a) isogónica.
	2	2
		b) agona.
	3	3
		c) gnómonica.
304		
		El cero u origen en el sistema de coordenadas geográficas se encuentra en:
	1	1
		a) el meridiano de Greenwich.
	2	
		b) el ecuador.
	3	*   3
		c) la interseccion del ecuador con Greenwich.
305		
305		Si una proyección cartográfica conserva los ángulos se dice que es:
	1	Si una proyección cartográfica conserva los arigulos se dice que es.
	'	a) angular.
	2	
		b) conforme.
	3	3
		c) cuadrática.
		e) outdirect.
306	S 1	
306		
306		a velocidad a la cual comienza el hidroplaneo dinámico depende de:
306	296 La	a velocidad a la cual comienza el hidroplaneo dinámico depende de:
306	296 La	a velocidad a la cual comienza el hidroplaneo dinámico depende de:
306	296 La	a velocidad a la cual comienza el hidroplaneo dinámico depende de:  1   1
306	296 La	a velocidad a la cual comienza el hidroplaneo dinámico depende de:  a) el peso del avión.  * 2
306	296 La	a velocidad a la cual comienza el hidroplaneo dinámico depende de:  a) el peso del avión.  * 2   b) el inflado de los neumáticos.
306	296 La	a velocidad a la cual comienza el hidroplaneo dinámico depende de:  a) el peso del avión.  2   b) el inflado de los neumáticos.
306	296 La	a velocidad a la cual comienza el hidroplaneo dinámico depende de:  a) el peso del avión.  * 2   b) el inflado de los neumáticos.  3   c) la deflexión de los flaps.
	296 La 1 2 3	a velocidad a la cual comienza el hidroplaneo dinámico depende de:  a) el peso del avión.  * 2   b) el inflado de los neumáticos.  3   c) la deflexión de los flaps.
	296 La 1 2 3	a velocidad a la cual comienza el hidroplaneo dinámico depende de:  a) el peso del avión.  2   b) el inflado de los neumáticos.  3   c) la deflexión de los flaps.
	296 La 1 2 3 S 1 297 C 1	a velocidad a la cual comienza el hidroplaneo dinámico depende de:  a) el peso del avión.  2 b) el inflado de los neumáticos.  3 c) la deflexión de los flaps.  on el aumento de la temperatura exterior, ¿cómo se comporta el volumen del combustible almacenado en el ala?  1 a) Aumenta.
	296 La 1 2 3 S 1 297 C	a velocidad a la cual comienza el hidroplaneo dinámico depende de:  a) el peso del avión.  2   b) el inflado de los neumáticos.  3   c) la deflexión de los flaps.  on el aumento de la temperatura exterior, ¿cómo se comporta el volumen del combustible almacenado en el ala?  1   a) Aumenta.  2   a) Aumenta.
	296 La 1 2 3 S 1 297 C	a velocidad a la cual comienza el hidroplaneo dinámico depende de:  a) el peso del avión.  2   b) el inflado de los neumáticos.  3   c) la deflexión de los flaps.  on el aumento de la temperatura exterior, ¿cómo se comporta el volumen del combustible almacenado en el ala?  1   a) Aumenta.  2   b) Disminuye.
	296 La 1 2 3 S 1 297 C 1	a velocidad a la cual comienza el hidroplaneo dinámico depende de:  a) el peso del avión.  2   b) el inflado de los neumáticos.  3   c) la deflexión de los flaps.  on el aumento de la temperatura exterior, ¿cómo se comporta el volumen del combustible almacenado en el ala?  1   a) Aumenta.  2   b) Disminuye.
	296 La 1 2 3 S 1 297 C	a velocidad a la cual comienza el hidroplaneo dinámico depende de:  a) el peso del avión.  2   b) el inflado de los neumáticos.  3   c) la deflexión de los flaps.  on el aumento de la temperatura exterior, ¿cómo se comporta el volumen del combustible almacenado en el ala?  1   a) Aumenta.  2   b) Disminuye.
307	296 La 1 2 3 S   1 297 Ci 1 2	a velocidad a la cual comienza el hidroplaneo dinámico depende de:    1
	296 La 1 2 3 S 1 297 C 1 2 3	a velocidad a la cual comienza el hidroplaneo dinámico depende de:    1
307	296 La 1 2 3 S 1 297 C 1 2 3 S 1 297 C	a velocidad a la cual comienza el hidroplaneo dinámico depende de:    1
307	296 La 1 2 3 S 1 297 C 1 2 3	a velocidad a la cual comienza el hidroplaneo dinámico depende de:    1
307	296 La 1 2 3 S 1 297 C 1 2 3 S 1 297 C 1	a velocidad a la cual comienza el hidroplaneo dinámico depende de:    1
307	296 La 1 2 3 S 1 297 C 1 2 3 S 1 297 C	a velocidad a la cual comienza el hidroplaneo dinámico depende de:
307	296 La 1 2 3 S 1 297 C 1 2 3 S 1 297 La 1 297 La	a velocidad a la cual comienza el hidroplaneo dinámico depende de:
307	296 La 1 2 3 S 1 297 C 1 2 3 S 1 297 C 1	a velocidad a la cual comienza el hidroplaneo dinámico depende de:
307	296 La 1 2 3 S 1 297 C 1 2 3 S 1 297 La 1 297 La	a velocidad a la cual comienza el hidroplaneo dinámico depende de:
307	296 La 1 2 3 S   1 297 C 1 2 3 S   1 297 La 1 2 3	a velocidad a la cual comienza el hidroplaneo dinámico depende de:    1
307	296 La 1 2 3 S   1 297 C 1 2 3 S   1 297 La 1 2 3 S   1 2 S   1 2 S   1	a velocidad a la cual comienza el hidroplaneo dinámico depende de:
307	296 La 1 2 3 S   1 297 C 1 2 3 S   1 297 La 1 297 La 1 298-1	velocidad a la cual comienza el hidroplaneo dinámico depende de:    1
307	296 La 1 2 3 S   1 297 C 1 2 3 S   1 297 La 1 2 3 S   1 2 S   1 2 S   1	a velocidad a la cual comienza el hidroplaneo dinámico depende de:    1
307	296 La 1 2 3 S   1 297 Ci 1 2 3 S   1 297 La 1 2 3 S   1 298-1 1	a velocidad a la cual comienza el hidroplaneo dinámico depende de:    1
307	296 La 1 2 3 S   1 297 C 1 2 3 S   1 297 La 1 297 La 1 298-1	a velocidad a la cual comienza el hidroplaneo dinámico depende de:    1
307	296 La 1 2 3 S 1 297 C 1 2 3 S 1 297 La 1 298-1 1	a velocidad a la cual comienza el hidroplaneo dinámico depende de:    1
307	296 La 1 2 3 S   1 297 Ci 1 2 3 S   1 297 La 1 2 3 S   1 298-1 1	a velocidad a la cual comienza el hidroplaneo dinámico depende de:    1







310	S 1	
	298-2	Una milla náutica (NM) equivale a:
	1	1
		a) 1467 m.
	2	* 2
		b) 1852 m.
	3	3
		c) 1609 m.
311	S 1	
	298-3	En las cartas aeronáuticas en las que la escala es 1:1000.000, ¿a cuánto equivale 1 cm?
	1	1 1
		a) 100 km.
	2	*   2
		b) 10 km.
	3	3
		c) 10 NM.
040		
312		
		La distancia más corta entre dos puntos de una esfera se denomina:    *   1
	1	a) ortodrómica.
	2	
		b) gnomónica.
	3	
		c) loxodrómica.
		oy to not of the control of the cont
313	S 1	
	298-5	La diferencia angular entre el Polo Norte geográfico y el magnético se denomina:
	1	
		a) ruta.
	2	*   2
		b) declinación magnética.
	3	3
		c) desvío compás.
314	S 1	
314		L L L L Qué símbolo indica la velocidad límite máxima operativa?
	1	1
		a) VIe.
	2	
		b) Vmo/Mmo.
	3	3
		c) Vio/Mio.
315		
	1	n una Carta Aeronáutica Visual, las mediciones de curso verdadero se deben realizar en un meridiano cerca del punto medio de dicho curso
	debido	
	1	
	2	a) los valores de las líneas isogónicas varían de punto a punto.
	2	*   2
	3	b) los angulos formados por las lineas isogónicas y las lineas de fatilido varian de púnto a púnto.
		c) los ángulos formados por las líneas de longitudes y la línea de curso varían de punto a punto
		c) los ángulos formados por las líneas de longitudes y la línea de curso varían de punto a punto.
316	S 1	c) los ángulos formados por las líneas de longitudes y la línea de curso varían de punto a punto.
316		c) los ángulos formados por las líneas de longitudes y la línea de curso varían de punto a punto.  Cuánto combustible se necesita para que un avión recorra 460 MN si el consumo de combustible es de 80 libras por hora y la velocidad absoluta
316	خ299	
316	خ299	Cuánto combustible se necesita para que un avión recorra 460 MN si el consumo de combustible es de 80 libras por hora y la velocidad absoluta
316	299 خ es de 1	Cuánto combustible se necesita para que un avión recorra 460 MN si el consumo de combustible es de 80 libras por hora y la velocidad absoluta 80 nudos?
316	299 خ es de 1	Cuánto combustible se necesita para que un avión recorra 460 MN si el consumo de combustible es de 80 libras por hora y la velocidad absoluta 80 nudos?    *
316	299 ¿ es de 1	Cuánto combustible se necesita para que un avión recorra 460 MN si el consumo de combustible es de 80 libras por hora y la velocidad absoluta 80 nudos?    *
316	299 ¿ es de 1	Cuánto combustible se necesita para que un avión recorra 460 MN si el consumo de combustible es de 80 libras por hora y la velocidad absoluta 80 nudos?    *
316	299 ¿ es de 1	Cuánto combustible se necesita para que un avión recorra 460 MN si el consumo de combustible es de 80 libras por hora y la velocidad absoluta 80 nudos?    *
	299 ¿ es de 1 1 2	Cuánto combustible se necesita para que un avión recorra 460 MN si el consumo de combustible es de 80 libras por hora y la velocidad absoluta 80 nudos?    *
316	299 - ¿ es de 1 1 2 3	Cuánto combustible se necesita para que un avión recorra 460 MN si el consumo de combustible es de 80 libras por hora y la velocidad absoluta 80 nudos?    *
	299 - ¿ es de 1 1 2 3	Cuánto combustible se necesita para que un avión recorra 460 MN si el consumo de combustible es de 80 libras por hora y la velocidad absoluta 80 nudos?    *
	299 ¿ es de 1 1 2 3 S 1 3 ¿Cu	Cuánto combustible se necesita para que un avión recorra 460 MN si el consumo de combustible es de 80 libras por hora y la velocidad absoluta 80 nudos?    *
	299 ¿ es de 1 1 2 3 S 1 3 ¿Cu	Cuánto combustible se necesita para que un avión recorra 460 MN si el consumo de combustible es de 80 libras por hora y la velocidad absoluta 80 nudos?  * 1







	3	*	3		
		c) S	Son relati	vame	nte simples y económicos para operar.
318					
		gulo	1	cuero	da del ala y el viento relativo es conocido como:
	1	-> (	1	<u> </u>	
1	2	a) 8	Sustentad 2	in.	
	2		Ataque.	l	
	3	0) /	3	l	
l		c) I	ncidencia	l	
	ļ	٠, .			
319	S 1				
	3 El vie	ento	que se d	espla	za es creado por:
	1		1		
				to de	aire desde áreas de baja presión hacia un área de alta presión.
	2	*	2	L	
1		b) I		to de	aire desde áreas de alta presión hacia un área de baja presión.
	3	-\ [	3		and a financial and the
		C) E	erecto (	que p	rovoca la fuerza de coriolis.
320	S 1				
520		n avi	ión, ¿cuá	l es e	l I I I I I I I I I I I I I I I I I I I
	1		1		1 -1
		a) I	Mantener	bala	nceada la presión de la tapa de cilindro.
	2		2		·
· ·		b) A	Aumentar	la pe	erformance del motor.
	3	*	3		
		c) [	Distribuir (	el cal	or de manera uniforme.
321	S 1	1			
		los	instrume 1	ntos	de navegación se encuentran:
	1	3) (		rímet	l ro ,RMI y DME
	2	*	2		IO , NWI Y DWIL
		b) F	RMI, CDI	.VOF	R v DME
	3	-,	3	ĺ	
,		c) F	ISI, DME	, Hor	izonte artificial y VOR
322	S 1				
		tubo	pitot y la	s ton	nas estáticas quedaran bloqueadas, ¿qué instrumentos se verían afectados?
	1	۵) [	l altímat		velocímetro y el indicador de viraje y ladeo.
	2	a) [	2	lo, ei	verocimento y en muicador de viraje y radeo.
		b) F		ro el	velocímetro y el variómetro.
ĺ	3	۵, ۱	3	1	
		c) E		o, el	horizonte artificial y el indicador de viraje y ladeo.
323	S 1				
		ıé co	ondicione	s pue	eden causar que el altímetro indique una altitud menor que la verdadera?
	1		1		
	_	a) l		eratu	rra menor que la estándar
	2	h\ 1	2	án at	
1	3	ນ) ( *	Jna presi 3	on at	mosférica menor que la estándar.
l	3	c) I		eratu	l ra mayor que la estándar.
		٥, ١	a tomp	Jiaiu	ina major quo na ocianidan.
324	S 1				
		ante	un tirabu	izon	hacia la izquierda, que ala esta en perdida?
	1	*	1		
		a) /		as es	tn en prdida.
	2		2		
1		1 (d		est e	en prdida.
	3	2) (	3 Colomont		le imprierde cet en prelide
	ļ	c) S	ooiament	e ei a	la izquierda est en prdida.
325	S 1				
020		eficie	encia de l	a héli	ice es:
	JJ. 14			- 1101	<del></del>
	1	*	1		
	1	* a) l		ión e	entre caballos de fuerza de empuje y caballos de fuerza al freno.







		b) la distancia real que avanza una hélice en una revolución.
	3	
		c) la proporción entre paso geométrico y paso efectivo.
		, , , , , , , , , , , , , , , , , , , ,
326	S 1	
	30 La	intensidad de la turbulencia se puede clasificar como:
	1	[*   1   T
	_ '	
		a) Leve, moderada, fuerte, severa.
	2	
		b) Inestable.
	3	
		c) Estable.
227		
327	S 1	
	30 Tei	nperaturas de motor excesivamente altas, tanto en el aire como en tierra:
	1	
		a) Incrementarán el consumo de combustible y puede incrementar la potencia debido al aumento de temperatura.
	2	
		b) Causarán daño en las salidas de escape y pueden provocar la torsión de las aletas de enfriamiento de los cilindros.
	3	*   3
		c) Causarán pérdida de potencia, consumo excesivo de aceite y posible daño interno permanente del motor.
		y particular de maior
225		
328	S 1	
	اخ000	Cuánto combustible necesita un avión para recorrer 450 MN si consume 95 libras de combustible por hora, a una altitud de crucero de 6.500 pies
		elocidad absoluta de 173 nudos?
	1	* 1
		a) 248 libras.
	2	
		b) 265 libras.
	3	3
		c) 284 libras.
329	S 1	
	301 - 30	Cuánto combustible necesita un avión para recorrer 435 MN si consume 12,5 galones de combustible por hora, a una altitud de crucero de 8.500
		a velocidad absoluta es de 145 nudos?
	-	
	1	
		a) 27 galones.
	2	2
		b) 34 galones.
	3	*   3
		c) 38 galones.
330	S 1	
		ángulo de ataque en el cual las alas de un avión entran en pérdida:
	1	1   1
		a) Se incrementa si el centro de gravedad (CG) se mueve hacia adelante.
	2	2
		b) Cambia con el incremento del peso total de la aeronave.
	_	
	3	* 3
		c) Permanece igual, independientemente del peso total.
331	S 1	
501		hélice de paso fijo se diseña para lograr la mayor eficiencia sólo a una combinación determinada de:
	JI La	nence de paso njo se disena para rogran ia mayor eniorencia sono a una combinación determinada de:
	1	<u> </u>
		a) altitud y RPM.
	2	* 2
		b) velocidad y RPM.
	3	3
		c) velocidad aérea y altitud.
332	S 1	
002		el piloto se encuentra una turbulencia severa, ¿qué condición de vuelo debería tratar de mantener?
	1	1
		a) Altitud y velocidad constante.
	2	2
		b) Ángulo de ataque constante.
	3	* 3
		c) Actitud de vuelo nivelado.
333	S 1	
555	<u> </u>	<del>                                     </del>







operand	lo co	n:											
1		1											
	a) La mezcla demasiado rica.												
2		2											
	b) L	a presiór	de a	aceite más alta de lo normal.									
3	*	3											
	c) [	emasiad	a po	tencia y la mezcla muy pobre.									

	1			1															
			a) L	a mezcla	den	nasia	ado rica.												
	2	2		2															
	b) La presión de aceite más alta de lo normal.																		
	3	3	*	3															
			c) D	emasiad	a po	tenci	ia y la me:	cla muy pobre.											
334	S	1																	
	313-	- (Ve	r Fig	ura 9) ¿(	Cuan	to co	ombustible	se consume desde	e la puesta	a en marc	cha del r	notor has	sta alcai	nzar una	altitud d	e presid	ón de 12	2.000 pies	s durante

un ascenso normal?

Peso de la aeronave: 3.800 libras

Altitud de presión del aeropuerto: 4.000 pies Temperatura: 26° C



Dirección de Licencias al Personal Azopardo 1405 Capital Federal



## NORMAL CLIMB - 100 KIAS

CONDITIONS: Flaps Up Gear Up 2550 RPM 25 Inches MP or Full Throttle Cowl Flaps Open Standard Temperature

MIXTURE SET	TING
PRESS ALT	PPH
S.L. to 4000 8000	108 96
12,000	84

### NOTES:

- Add 12 pounds of fuel for engine start, taxi and takeoff allowance.
   Increase time, fuel and distance by 10% for each 10 °C above standard temperature.
- 3. Distances shown are based on zero wind.

WEIGHT	PRESS	RATE OF	FROM SEA LEVEL							
LBS	ALT FT	CLIMB FPM	TIME	FUEL USED POUNDS	DISTANCE					
3800	S.L.	580	0	0	0					
	2000	580	3	6	6					
	4000	570	7	12	12					
	6000	470	11	19	19					
	8000	365	16	27	28					
	10,000	265	22	37	40					
	12,000	165	32	51	59					
3500	S.L.	685	0	0	. 0					
	2000	685	3	5	5					
	4000	675	6	11	10					
	6000	565	9	16	16					
	8000	455	13	23	23					
	10,000	350	18	31	33					
	12,000	240	25	41	46					
3200	S.L.	800	0	0	0					
	2000	800	5	4	4					
	4000	795		9	8					
	6000	675	8	14	13					
	8000	560	11	19	19					
	10,000	445	15	25	27					
1 - 1 - 1	12,000	325	20	33	37					

FIGURE 9.—Fuel, Time, and Distance to Climb.

1	*	1	
	a) 4	5 libras.	
2		2	
	b) 5	1 libras.	





		С	) 58 libra	as.																	
335	S	1			тт		]														
000	314-	(Ver	Figura 9	) ¿Cua	nto con	nbustibl	e se con	sume c	desde la	puesta	en marc	ha del r	notor ha	asta alca	anzar ui	na altitu	d de pr	esión c	le 10.00	00 pies	durante
	un a	scens	o norma	l?																	
	Pesc	de la	aerona	ve: 3.50	ວດ libra	s															
	Altitu	ıd de l	oresión o	del aero	opuerto	: 4.000	pies														
	Tem	peratu	ıra: 21° (	C																	



Dirección de Licencias al Personal Azopardo 1405 Capital Federal



## NORMAL CLIMB - 100 KIAS

CONDITIONS: Flaps Up Gear Up 2550 RPM 25 Inches MP or Full Throttle Cowl Flaps Open Standard Temperature

MIXTURE SETTING								
PRESS ALT	PPH							
S.L. to 4000 8000 12,000	108 96 84							

### NOTES:

- Add 12 pounds of fuel for engine start, taxi and takeoff allowance.
   Increase time, fuel and distance by 10% for each 10 °C above standard temperature.
- 3. Distances shown are based on zero wind.

WEIGHT	PRESS	RATE OF		FROM SEA L	EVEL	
LBS	ALT FT	CLIMB FPM	TIME	FUEL USED POUNDS	DISTANCE	
3800	S.L.	580	0	0	0	
	2000	580	3	6	6	
	4000	570	7	12	12	
	6000	470	11	19	19	
	8000	365	16	27	28	
	10,000	265	22	37	40	
	12,000	165	32	51	59	
3500	S.L.	685	0	0	. 0	
	2000	685	3	5	5	
	4000	675	6	11	10	
	6000	565	9	16	16	
	8000	455	13	23	23	
	10,000	350	18	31	33	
	12,000	240	25	41	46	
3200	S.L.	800	0	0	0	
	2000	800	5	4	4	
	4000	795		9	8	
	6000	675	8	14	13	
	8000	560	11	19	19	
	10,000	445	15	25	27	
1 - 1 - 1	12,000	325	20	33	37	

FIGURE 9.—Fuel, Time, and Distance to Climb.

1		1										
	a) 2	3 libras.										
2		2										
	b) 31 libras.											



Dirección de Licencias al Personal Azopardo 1405 Capital Federal



[	3	*	3	
-		c) 3	5 libras.	

336 S 1 315- (Ver Figura 10) ¿Cuanto combustible se consume desde la puesta en marcha del motor hasta alcanzar una altitud de presión de 6.000 pies al utilizar un maximo regimen de ascenso?

Peso de la aeronave: 3.200 libras

Altitud de presión de la aeronave: 2.000 pies Temperatura: 27° C



Dirección de Licencias al Personal Azopardo 1405 Capital Federal



# MAXIMUM RATE OF CLIMB

CONDITIONS:

Flaps Up
Gear Up
2700 RPM
Full Throttle
Mixture Set at Placard Fuel Flow
Cowl Flaps Open
Standard Temperature

MIXTURE SE	TTING
PRESS ALT	PPH
S.L.	138
4000	126
8000	114
12,000	102

### NOTES:

- 1. Add 12 pounds of fuel for engine start, taxi and takeoff allowance.
- 2. Increase time, fuel and distance by 10% for each 10 'C above standard temperature.
- 3. Distances shown are based on zero wind.

WEIGHT	PRESS	CLIMB	RATE OF	Ff	ROM SEA LI	EVEL
LBS	ALT FT	SPEED	CLIMB FPM	TIME MIN	FUEL USED POUNDS	DISTANCE
3800	S.L.	97	860	0	0	0
	2000	95	760	2	6	4
	4000	94	660	5	12	9
	6000	93	565	9	18	14
	8000	91	465	13	26	21
	10,000	90	365	18	35	29
	12,000	89	265	24	47	41
3500	S.L.	95	990	0	0	0
	2000	94	885	2	5	3
	4000	93	780	5	10	7
	6000	91	675	7	16	12
	8000	90	570	11	22	17
	10,000	89	465	15	29	24
	12,000	87	360	20	38	32
3200	S.L.	94	1135	0	0	0
	2000	92	1020	2	4	3
	4000	91	910	4	9	6
	6000	90	800	6	14	10
	8000	88	685	9	19	14
	10,000	87	575	12	25	20
	12,000	86	465	16	32	26

FIGURE 10.—Fuel, Time, and Distance to Climb.

página 65 / 150



Dirección de Licencias al Personal Azopardo 1405 Capital Federal



1		1								
	a) 1	a) 10 libras.								
2		2								
	b) 14 libras.									
3	*	3								
	c) 2	4 libras.								

337 S 1 316- (Ver Figura 10) ¿Cuanto combustible se consume desde la puesta en marcha del motor hasta alcanzar 10.000 pies de altitud de presión al utilizar

un maximo regimen de ascenso? Peso de la Aeronave: 3.800 libras Altitud de presión del aeropuerto: 4.000 pies Temperatura: 30° C



Dirección de Licencias al Personal Azopardo 1405 Capital Federal



# MAXIMUM RATE OF CLIMB

CONDITIONS:

Flaps Up
Gear Up
2700 RPM
Full Throttle
Mixture Set at Placard Fuel Flow
Cowl Flaps Open
Standard Temperature

MIXTURE SE	TTING
PRESS ALT	PPH
S.L.	138
4000	126
8000	114
12,000	102

### NOTES:

- 1. Add 12 pounds of fuel for engine start, taxi and takeoff allowance.
- 2. Increase time, fuel and distance by 10% for each 10 °C above standard temperature.
- 3. Distances shown are based on zero wind.

WEIGHT	PRESS	CLIMB	RATE OF	F	ROM SEA LI	EVEL
LBS	ALT FT	SPEED	CLIMB FPM	TIME MIN	FUEL USED POUNDS	DISTANCE NM
3800	S.L. 2000 4000 6000 8000 10,000 12,000	97 95 94 93 91 90 89	860 760 660 565 465 365 265	0 2 5 9 13 18 24	0 6 12 18 26 35 47	0 4 9 14 21 29 41
3500	S.L. 2000 4000 6000 8000 10,000 12,000	95 94 93 91 90 89 87	990 885 780 675 570 465 360	0 2 5 7 11 15 20	0 5 10 16 22 29 38	0 3 7 12 17 24 32
3200	S.L. 2000 4000 6000 8000 10,000 12,000	94 92 91 90 88 87 86	1135 1020 910 800 685 575 465	0 2 4 6 9 12	0 4 9 14 19 25 32	0 3 6 10 14 20 26

FIGURE 10.—Fuel, Time, and Distance to Climb.

página 67 / 150





1		1							
	a) 2	28 libras.							
2		2							
	b) 35 libras.								
3	*	3							
	c) 4	0 libras.							

1		1										
	a) 28 libras.											
2		2										
	b) 35 libras.											
3	*	3										
	c) 40 libras.											

	3	,	* 3													
		С	) 40 libra													
338	S 1															
	317- (V	er l	Figura 1	3) Da	ada	la siguiente in	tormacion:									
	Altitud	e la	a aerona	ve: 3	.400	0 libras ·uerto: 6.000 p	ies									
	Temper	ue   rati	ura a 6.0	ue at 100 ni	ies.	10° C	100									
	¿Cuant	о с	combusti	ble s	e co	nsume desde	la puesta e	en marcha	del motor h	asta alcanz	ar una altit	ud de presiá	n de 16.00	0 pies al ut	ilizar un req	imen
	maximo	de	e ascens	30?											- 3	



Dirección de Licencias al Personal Azopardo 1405 Capital Federal



# MAXIMUM RATE OF CLIMB

CONDITIONS: Flaps Up Gear Up 2600 RPM Cowl Flaps Open Standard Temperature

MP	PPH
35	162
34	156
32	144
30	132
28	120
	35 34 32 30

### NOTES:

- Add 16 pounds of fuel for engine start, taxi and takeoff allowance.
   Increase time, fuel and distance by 10% for each 10 °C above standard temperature.
- 3. Distances shown are based on zero wind.

S.L. 4000 8000 2,000	100 100 100	930 890	TIME MIN	FUEL USED POUNDS	DISTANCE NM
4000 8000 2,000	100		0	•	
8000 2,000		900	-	0	0
2,000	100	690	4	12	7
	100	845	9	24	16
	100	790	14	38	25
6,000	100	720	19	52	36
0,000	99	515	26	69	50
4,000	97	270	37	92	74
S.L.	99	1060	0	0	0
4000	99	1020	4	10	6
8000	99	975	8	21	13
2,000	99	915	12	33	21
6,000	99	845	17	45	30
0,000	97	630	22	59	42
24,000	95	370	30	77	60
S.L.	97	1205	0	0	0
4000	97	1165	3	9	5
8000	97	1120	7	19	12
2,000	97	1060	11	29	18
6,000	97	985	15	39	26
20,000	96	760	19	51	36
	94	485	26	65	50
2	2,000 6,000 0,000 4,000 S.L. 4000 8000 2,000 6,000	2,000 99 6,000 99 0,000 97 4,000 95 S.L. 97 4000 97 8000 97 2,000 97 6,000 97 0,000 96	2,000 99 915 6,000 99 845 0,000 97 630 4,000 95 370 S.L. 97 1205 4000 97 1165 8000 97 1120 2,000 97 1060 6,000 97 985 0,000 96 760	2,000     99     915     12       6,000     99     845     17       0,000     97     630     22       4,000     95     370     30       S.L.     97     1205     0       4000     97     1165     3       8000     97     1120     7       2,000     97     1060     11       6,000     97     985     15       0,000     96     760     19	2,000     99     915     12     33       6,000     99     845     17     45       0,000     97     630     22     59       4,000     95     370     30     77       S.L.     97     1205     0     0       4000     97     1165     3     9       8000     97     1120     7     19       2,000     97     1060     11     29       6,000     97     985     15     39       0,000     96     760     19     51

FIGURE 13.—Fuel, Time, and Distance to Climb.

1	*	1	
	a) 4	3 libras.	
2		2	





		b) 45 libras.
	3	3
,		c) 49 libras.
339	S 1	
	32 ¿Qı	ué características están normalmente asociadas a la etapa de cúmulo en una tormenta?
	1	1
		a) La nube rotor.
	2	*   2
		b) Corrientes ascendentes continuas.
	3	3
		c) Relámpagos frecuentes.
340	S 1	
		ué causaría más probablemente que los indicadores de la temperatura de la cabeza de cilindro y del aceite del motor excedan los rangos
	operativ 1	os normales?
	'	a) Utilizar combustible que tenga un octanaje menor del especificado.
	2	
l		b) Utilizar combustible que tenga un octanaje mayor del especificado.
	3	3
		c) Operar con presión de aceite más alta de la normal.
341	S 1	
	32 Una	a de las principales funciones del flaps durante la aproximación y el aterrizaje es:
	1	
		a) Disminuir el ángulo de descenso sin incrementar la velocidad.
	2	
		b) Permitir el toque (touchdown) a mayor velocidad indicada.
	3	*   3
		c) Incrementar el ángulo de descenso sin incrementar la velocidad.
342	S 1	
0.2		rante el ciclo de vida de una tormenta, ¿cuál etapa se caracteriza por predominantes corrientes descendentes?
	1	
,		a) Cúmulus.
	2	* 2
		b) Disipación.
	3	3   3
		c) Maduración.
0.40		
343	S 1	l
	1	a el enmaniento interno, los motores alternativos de aeronaves son especialmente dependientes de.
		a) Un termostato que funcione en forma adecuada.
	2	
		b) Aire que fluya sobre el escape múltiple.
	3	* 3
•		c) La circulación de aceite lubricante.
344	S 1	
		uál de los problemas siguientes son resultado del efecto suelo?
	1	a) Tocar abruptamente el suelo durante el aterrizaje.
	2	a) Tocar abruptamente el suelo durante el aterrizaje.
l		b) Salir volando antes de alcanzar la velocidad recomendada de despegue.
	3	3
'		c) Dificultad para despegar aún teniendo la velocidad necesaria para hacerlo.
		<u> </u>
345	S 1	
		nay actividad de tormenta en la vecindad del lugar en el que se piensa aterrizar, ¿cuál fenómeno atmosférico riesgoso se puede esperar
		ar durante la aproximación para el aterrizaje?
	1	
1		a) Precipitación estática.
	2	*   2
1	3	b) Cortante de viento (wind shear).
		c) Lluvia continua.
		oj Euria commun.
346	S 1	
		a indicación de temperatura alta de aceite de motor fuera de lo normal puede ser causada por:







	1	* 1
l		a) El nivel de aceite demasiado bajo.
1	2	2 2
l		
Γ		b) Operar con un aceite de demasiada viscosidad.
Į	3	
		c) Operar con una mezcla excesivamente rica.
347	S 1	
	34) ¿Cu	ales de las siguientes maniobras imponen factor de carga en un avión?
	1	*
		A. Viraje.
[	2	
ı		B. Ascenso.
ſ	3	B. Associate.
l		O Fotos on relative
ſ		C. Entrada en pérdida.
Į	4	
		D. Descenso
348		
	35 ¿Qı	ué acción puede realizar un piloto para ayudar a refrigerar el motor que se está sobrecalentando durante un ascenso?
ļ	1	* 1
·		a) Reducir el rango de ascenso e incrementar la velocidad.
[	2	2
l		b) Reducir la velocidad de ascenso e incrementar las RPM.
r	2	
l	3	3
		c) Incrementar la velocidad del ascenso e incrementar las RPM.
349	S 1	
	35 ¿Qı	ue debería esperar un piloto en la aproximación sobre un aeródromo si se encuentra en el tramo final con una cortante de viento de frente
	pasando	a viento calmo?
	1	* 1
		a) Que la velocidad del aire disminuya, la nariz de avión tienda a bajar, con una pérdida de altitud.
	2	
ı		b) Que la velocidad del aire aumente, la nariz de avión tienda a subir y la altitud decrezca.
1	3	3
l		
		c) Que la velocidad del aire se reduzca, la nariz de avión tienda a bajar y la altitud aumente.
	01.	
350		
	Qن35	ué es el efecto suelo?
	1	*   1
		a) El resultado de la interferencia de la superficie del suelo con el patrón de circulación del aire sobre la aeronave.
	2	2
		b) El resultado de la alteración del patrón de circulación del aire incrementando la resistencia inducida en el ala del avión.
[	3	3
L		c) El resultado de la interrupción del patrón de circulación del aire sobre el ala del avión, al punto de no mantenerlo en vuelo.
		ay Er receitance de la interrupción del parion de direction del are source el ala del aviori, al punto de no manteneno en vuelo.
254	0 1 4	
351		
		da la siguiente situacion:
		175° a 20 nudos
		a: 135 MN
		erdadero: 075°
		ad aerea verdadera: 80 nudos
		o de combustible: 105 lb/hr
		nar tiempo en ruta y consumo de combustible.
Į	1	
		a) 1 hora 28 minutos y 73.2 libras.
	2	
		b) 1 hora 38 minutos y 158 libras.
	3	* 3
Į.		c) 1 hora 40 minutos y 175 libras.
352	S 1	
JJ2		avion desciende a un aeropuerto bajo las siguientes condiciones:
		e crucero: 6.500 pies
		e crucero: 6.500 pies on del aeropuerto: 700 pies
		de a: 800 ft AGL
		n de descenso: 500 pies/min.
		ad aerea verdadera promedio: 110 nudos erdadero: 335°
		ad promedio del viento: 060° a 15 nudos
	Variacio Desviac	
	DESVIGE	IUI. Z







	Concun	no promedio de combustible: 8.5 gal/hr
		inar tiempo aproximado, rumbo de la brujula, distancia y combustible consumido durante el descenso.
ŀ	1	*   1
L	_ '	
Г	2	a) 10 minutos, 348°, 18 MN, 1.4 galones.
L		
Г		b) 10 minutos, 355°, 17 MN, 2.4 galones.
ļ	3	3
		c) 12 minutos, 346°, 18 MN, 1.6 galones.
353		
	1	n avion desciende a un aeropuerto bajo las siguientes condiciones:
		de crucero: 7.500 pies
		on del aeropuerto: 1.300 pies
		nde a: 800 pies AGL
		en de descenso: 300 pies/min. ad aerea verdadera promedio: 120 nudos
		verdadero: 165°
	1	ad promedio del viento: 240° a 20 nudos
		on: 4° E
	Desviad	
	l	no promedio de combustible: 9.6 gal/hr.
		inar tiempo aproximado, rumbo de la brujula, distancia y combustible consumido durante el descenso.
ŀ	1	1 1 1
L	<u>'</u>	a) 16 minutos, 168°, 30 MN, 2.9 galones.
Γ	2	2 2 2 3 Galories.
ı		b) 18 minutos, 164°, 34 MN, 3.2 galones.
Г	3	b) 16 minutes, 104 , 34 kink, 3.2 galories.
L		
		c) 18 minutos, 168°, 34 MN, 2.9 galones.
254	S 1	
354		
		n avion desciende a un aeropuerto bajo las siguientes condiciones: de crucero: 10.500 pies
	1	on del aeropuerto: 1.700 pies
		nde a: 1.000 pies AGL
	1	en de descenso: 600 pies/
		ad aerea verdadera promedio: 135 nudos
		rerdadero: 263°
		ad promedio del viento: 330° a 30 nudos
	Variacio	
	1	cion: +3°
	Consun	no promedio de combustible: 11.5 gal/hr
	Determ	inar tiempo aproximado, rumbo de la brujula, distancia y combustible consumido durante el descenso.
Ī		
	1	1 1
L	1	a) 9 minutos, 274°, 26 MN, 2.8 galones.
[	2	a) 9 minutos, 274°, 26 MN, 2.8 galones.
[		
]		2
[	2	b) 13 minutos, 274°, 28 MN, 2.5 galones.
[	2	2     b) 13 minutos, 274°, 28 MN, 2.5 galones.   *   3
355	3	2     b) 13 minutos, 274°, 28 MN, 2.5 galones.   *   3
355	3	2
	2 3 S 1 358- Ur	2     b) 13 minutos, 274°, 28 MN, 2.5 galones.   *   3
	2 3 S 1 358- Ur Elevacio	b) 13 minutos, 274°, 28 MN, 2.5 galones.  * 3 c) 13 minutos, 271°, 26 MN, 2.5 galones.  a avion despega de un aeropuerto bajo las siguientes condiciones:
	S 1 358- Ur Elevacio Altitud d	b) 13 minutos, 274°, 28 MN, 2.5 galones.  * 3
	S 1 358- Ur Elevacio Altitud de Regime Velocid	b) 13 minutos, 274°, 28 MN, 2.5 galones.  * 3   c) 13 minutos, 271°, 26 MN, 2.5 galones.  n avion despega de un aeropuerto bajo las siguientes condiciones: on del aeropuerto: 1.000 pies de crucero: 9.500 pies en de ascenso: 500 pies/min. ad aerea verdadera promedio: 135 nudos
	S 1 358- Urr Elevacio Altitud o Regime Velocid. Curso v	b) 13 minutos, 274°, 28 MN, 2.5 galones.  * 3   c) 13 minutos, 271°, 26 MN, 2.5 galones.  n avion despega de un aeropuerto bajo las siguientes condiciones: on del aeropuerto: 1.000 pies de crucero: 9.500 pies en de ascenso: 500 pies/min. ad aerea verdadera promedio: 135 nudos verdadero: 215°
	3  S 1 358- Ur Elevacio Altitud d Regime Velocid Curso v	b) 13 minutos, 274°, 28 MN, 2.5 galones.  * 3 c) 13 minutos, 271°, 26 MN, 2.5 galones.  n avion despega de un aeropuerto bajo las siguientes condiciones: on del aeropuerto: 1.000 pies de crucero: 9.500 pies nd de ascenso: 500 pies/min. ad aerea verdadera promedio: 135 nudos verdadero: 215° ad del viento promedio: 290° a 20 nudos
	S 1 358- Ur Elevacio Altitud o Regime Velocid Curso v Velocid Variacio	b) 13 minutos, 274°, 28 MN, 2.5 galones.  * 3   c) 13 minutos, 271°, 26 MN, 2.5 galones.  a avion despega de un aeropuerto bajo las siguientes condiciones: on del aeropuerto: 1.000 pies de crucero: 9.500 pies de crucero: 9.500 pies and de ascenso: 500 pies/min. and aerea verdadera promedio: 135 nudos verdadero: 215° and del viento promedio: 290° a 20 nudos on: 3° W
	S 1 358- Ur Elevacia Altitud a Regime Velocid Curso v Velocid Variacia Desviac	b) 13 minutos, 274°, 28 MN, 2.5 galones.  * 3 c) 13 minutos, 271°, 26 MN, 2.5 galones.  a avion despega de un aeropuerto bajo las siguientes condiciones: on del aeropuerto: 1.000 pies de crucero: 9.500 pies and de ascenso: 500 pies/min. ad aerea verdadera promedio: 135 nudos verdadero: 215° ad del viento promedio: 290° a 20 nudos on: 3° W cion: -2°
	S 1 358- Ur Elevacie Altitud c Regime Velocid: Curso v Velocid Variacic Desviac Consun	b) 13 minutos, 274°, 28 MN, 2.5 galones.  * 3 c) 13 minutos, 271°, 26 MN, 2.5 galones.  a avion despega de un aeropuerto bajo las siguientes condiciones: on del aeropuerto: 1.000 pies de crucero: 9.500 pies and de ascenso: 500 pies/min. ad aerea verdadera promedio: 135 nudos verdadero: 215° ad del viento promedio: 290° a 20 nudos on: 3° W cion: -2° no de combustible promedio: 13 gal/hr
	S 1 358- Ur Elevacie Altitud o Regime Velocid: Curso v Velocid Variacic Desviac Consun Determ	b) 13 minutos, 274°, 28 MN, 2.5 galones.  * 3 c) 13 minutos, 271°, 26 MN, 2.5 galones.  a avion despega de un aeropuerto bajo las siguientes condiciones: on del aeropuerto: 1.000 pies de crucero: 9.500 pies and de ascenso: 500 pies/min. ad aerea verdadera promedio: 135 nudos verdadero: 215° ad del viento promedio: 290° a 20 nudos on: 3° W cion: -2°
	S 1 358- Ur Elevacie Altitud c Regime Velocid: Curso v Velocid Variacic Desviac Consun	b) 13 minutos, 274°, 28 MN, 2.5 galones.  * 3   c) 13 minutos, 271°, 26 MN, 2.5 galones.  n avion despega de un aeropuerto bajo las siguientes condiciones: on del aeropuerto: 1.000 pies de crucero: 9.500 pies an de ascenso: 500 pies/min. ad aerea verdadera promedio: 135 nudos verdadero: 215° ad del viento promedio: 290° a 20 nudos on: 3° W cion: -2° no de combustible promedio: 13 gal/hr inar tiempo aproximado, rumbo de la brujula, distancia y combustible consumido durante el ascenso.
	3  S 1 358- Ur Elevacia Altitud o Regime Velocid Curso v Velocid Variacio Desviac Consun Determ 1	b) 13 minutos, 274°, 28 MN, 2.5 galones.  * 3   c) 13 minutos, 271°, 26 MN, 2.5 galones.  n avion despega de un aeropuerto bajo las siguientes condiciones: on del aeropuerto: 1.000 pies de crucero: 9.500 pies and de ascenso: 500 pies/min. ad aerea verdadera promedio: 135 nudos verdadero: 215° ad del viento promedio: 290° a 20 nudos on: 3° W cion: -2° no de combustible promedio: 13 gal/hr inar tiempo aproximado, rumbo de la brujula, distancia y combustible consumido durante el ascenso.    1   a) 14 minutos, 234°, 26 MN, 3.9 galones.
	S 1 358- Ur Elevacie Altitud o Regime Velocid: Curso v Velocid Variacic Desviac Consun Determ	b) 13 minutos, 274°, 28 MN, 2.5 galones.  * 3   c) 13 minutos, 271°, 26 MN, 2.5 galones.  mayion despega de un aeropuerto bajo las siguientes condiciones: on del aeropuerto: 1.000 pies de crucero: 9.500 pies and aerea verdadera promedio: 135 nudos verdadero: 215° and del viento promedio: 290° a 20 nudos on: 3° W cion: -2° no de combustible promedio: 13 gal/hr inar tiempo aproximado, rumbo de la brujula, distancia y combustible consumido durante el ascenso.  1   a) 14 minutos, 234°, 26 MN, 3.9 galones.
	S 1 358- Ur Elevacir Altitud of Regime Velocid Curso v Velocid Variacio Desviac Consun Determ 1	b) 13 minutos, 274°, 28 MN, 2.5 galones.  c) 13 minutos, 271°, 26 MN, 2.5 galones.  a avion despega de un aeropuerto bajo las siguientes condiciones: on del aeropuerto: 1.000 pies de crucero: 9.500 pies and de ascenso: 500 pies/min. ad aerea verdadera promedio: 135 nudos verdadero: 215° ad del viento promedio: 290° a 20 nudos on: 3° W cion: -2° no de combustible promedio: 13 gal/hr inar tiempo aproximado, rumbo de la brujula, distancia y combustible consumido durante el ascenso.  1
	3  S 1 358- Ur Elevacia Altitud o Regime Velocid Curso v Velocid Variacio Desviac Consun Determ 1	b) 13 minutos, 274°, 28 MN, 2.5 galones.  * 3   c) 13 minutos, 271°, 26 MN, 2.5 galones.  * avion despega de un aeropuerto bajo las siguientes condiciones: on del aeropuerto: 1.000 pies de crucero: 9.500 pies en de ascenso: 500 pies/min. ad aerea verdadera promedio: 135 nudos verdadero: 215° ad del viento promedio: 290° a 20 nudos on: 3° W cion: -2° no de combustible promedio: 13 gal/hr inar tiempo aproximado, rumbo de la brujula, distancia y combustible consumido durante el ascenso.  1   a) 14 minutos, 234°, 26 MN, 3.9 galones.
	S 1 358- Ur Elevacir Altitud of Regime Velocid Curso v Velocid Variacio Desviac Consun Determ 1	b) 13 minutos, 274°, 28 MN, 2.5 galones.  c) 13 minutos, 271°, 26 MN, 2.5 galones.  a avion despega de un aeropuerto bajo las siguientes condiciones: on del aeropuerto: 1.000 pies de crucero: 9.500 pies and de ascenso: 500 pies/min. ad aerea verdadera promedio: 135 nudos verdadero: 215° ad del viento promedio: 290° a 20 nudos on: 3° W cion: -2° no de combustible promedio: 13 gal/hr inar tiempo aproximado, rumbo de la brujula, distancia y combustible consumido durante el ascenso.  1
	S 1 358- Ur Elevacir Altitud of Regime Velocid Curso v Velocid Variacio Desviac Consun Determ 1	b) 13 minutos, 274°, 28 MN, 2.5 galones.    3
	S 1 358- Ur Elevacia Altitud o Regime Velocid Curso v Velocid Variacic Desviac Consun Determ 1 2	b) 13 minutos, 274°, 28 MN, 2.5 galones.  c) 13 minutos, 271°, 26 MN, 2.5 galones.  n avion despega de un aeropuerto bajo las siguientes condiciones: on del aeropuerto: 1.000 pies de crucero: 9.500 pies de de acrea verdadera promedio: 135 nudos verdadero: 215° ad del viento promedio: 290° a 20 nudos on: 3° W cion: -2° no de combustible promedio: 13 gal/hr inar tiempo aproximado, rumbo de la brujula, distancia y combustible consumido durante el ascenso.  1
[	S 1 358- Ur Elevacia Altitud o Regime Velocid Curso v Velocid Variacio Desviac Consun Determ 1 2 3	b) 13 minutos, 274°, 28 MN, 2.5 galones.  c) 13 minutos, 271°, 26 MN, 2.5 galones.  n avion despega de un aeropuerto bajo las siguientes condiciones: on del aeropuerto: 1.000 pies de crucero: 9.500 pies de de acrea verdadera promedio: 135 nudos verdadero: 215° ad del viento promedio: 290° a 20 nudos on: 3° W cion: -2° no de combustible promedio: 13 gal/hr inar tiempo aproximado, rumbo de la brujula, distancia y combustible consumido durante el ascenso.  1
[	S 1 358- Ur Elevacio Altitud C Regime Velocid Variacio Desviac Consun Determ 1 2 359- Ur Elevacio	b) 13 minutos, 274°, 28 MN, 2.5 galones.  *   3   c) 13 minutos, 271°, 26 MN, 2.5 galones.  *   a vion despega de un aeropuerto bajo las siguientes condiciones:  on del aeropuerto: 1.000 pies  de crucero: 9.500 pies  sin de ascenso: 500 pies/min.  ad aerea verdadera promedio: 135 nudos  verdadero: 215°  ad del viento promedio: 290° a 20 nudos  on: 3° W  olon: -2°  no de combustible promedio: 13 gal/hr  inar tiempo aproximado, rumbo de la brujula, distancia y combustible consumido durante el ascenso.    1     a) 14 minutos, 234°, 26 MN, 3.9 galones.  *   2     b) 17 minutos, 224°, 36 MN, 3.7 galones.    3     c) 17 minutos, 242°, 31 MN, 3.5 galones.
[	S 1 358- Ur Elevacia Altitud c Regime Velocid Curso v Velocid Variacia Desviac Consun Determ 1 2 3 S 1 359- Ur Elevacia Altitud c	b) 13 minutos, 274°, 28 MN, 2.5 galones.  1
[	S 1 358- Ur Elevacia Altitud of Regime Velocid Curso v Velocid Variacio Desviac Consun Determ 1 2 3 S 1 359- Ur Elevacia Altitud of Regime	b) 13 minutos, 274°, 28 MN, 2.5 galones.  *   3   c) 13 minutos, 271°, 26 MN, 2.5 galones.  *   a vion despega de un aeropuerto bajo las siguientes condiciones:  on del aeropuerto: 1.000 pies  de crucero: 9.500 pies  sin de ascenso: 500 pies/min.  ad aerea verdadera promedio: 135 nudos  verdadero: 215°  ad del viento promedio: 290° a 20 nudos  on: 3° W  olon: -2°  no de combustible promedio: 13 gal/hr  inar tiempo aproximado, rumbo de la brujula, distancia y combustible consumido durante el ascenso.    1     a) 14 minutos, 234°, 26 MN, 3.9 galones.  *   2     b) 17 minutos, 224°, 36 MN, 3.7 galones.    3     c) 17 minutos, 242°, 31 MN, 3.5 galones.



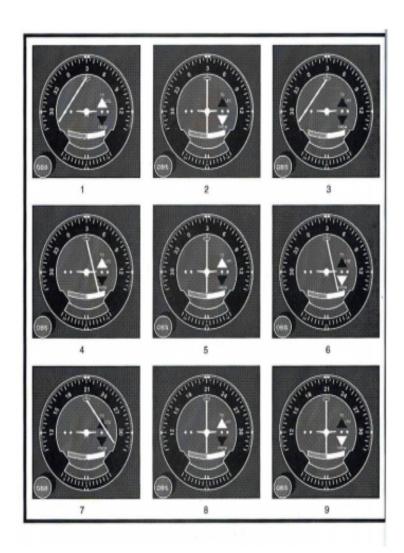




	Curso ve	erdadero: 145°
		d promedio del viento: 080° a 15 nudos
	Variacio	·
	Desviac	
		o promedio de combustible: 14 gal/hr
		nar tiempo aproximado, rumbo de la brujula, distancia y combustible consumido durante el ascenso.
	1	
		a) 14 minutos, 128°, 35 MN, 3.2 galones.
	2	* 2
		b) 16 minutos, 132°, 41 MN, 3.7 galones.
	_	
	3	3
		c) 16 minutos, 128°, 32 MN, 3.8 galones.
357	S 1	
	36 - ¿Cı	tál de los siguientes es un procedimiento adecuado para ayudar a refrigerar un motor que se está sobrecalentando?
	1	*   1
		a) Enriquecer la mezcla de combustible.
	2	
		b) Incrementar las RPM.
	3	3
		c) Reducir la velocidad.
		of Reddon to Velocidad.
6		
358		
	36 Se	lama engelamiento:
	1	1
		a) A una altura en la cual no es posible el vuelo.
1	2	* 2
		b) A la formación de hielo que se produce sobre un avión o parte de él.
	3	3   3
		c) A la formación de agua que se produce sobre un avión o parte de él.
		, , , , , , , , , , , , , , , , , , , ,
359	S 1	
339		
		ted ha volado 52 millas, se encuentra 6 millas fuera de curso, y le faltan volar 118 millas. Para converger con su destino, el angulo de correccion
	total ser	ia:
	1	
		a) 3°.
	2	
		b) 6°.
	3	* 3
		c) 10°.
360	S 1	
000		a aeronave que se encuentra a 60 millas de una estacion VOR presenta una indicacion de CDI de una deflexion de 1/5; esto representa una
	desviaci	on de linea central de curso de aproximadamente:
	1	
		a) 6 millas.
	2	* 2
		b) 2 millas.
	_	
	3	3   3
		c) 1 milla.
361	S 1	
301		ferirse a Figura 29, ilustración 8) El receptor del VOR tiene la indicación mostrada. ¿La aeronave se encuentra sobre cuál radial?
	37 (Re	terrise a Figura 29, ilustración 6) En receptor del VOR tiene la indicación mostrada. ¿La aeronave se encuentra sobre cualifacian?



# Figura 29. VOR.



1	* 1
	a) 030°.
2	2
	b) 210°.
3	3
	c) 300°.

2 3	S   1												
3	37 Cı	ando	aterriza	detrá	ás de una aeronave de gran porte, ¿qué procedimiento debería seguir para evitar la estela turbulenta?								
	1	*	1										
		a) Mantenerse todo el tiempo por encima de su pendiente de planeo hasta tocar en lo posible por delante de donde lo hizo la aerona											
	precedente.												
	2		2										
		b)	Mantene	rse po	or debajo y a un costado de su pendiente de planeo.								
	3		3										
_		-\ 1	c) Mantenerse bien debajo de su pendiente de planeo y aterrizar tocando al menos 600 m detrás de la misma.										

363	S	1						
			ante i		/uelo	en cl	lima frío, s	se debe poner especial atención a las líneas del respiradero del carter debido a que estas son susceptibles de
	ODS	uuiis	e poi	•				
	_	1	*	1				
			a) co	ngelan	niento	de a	aceite prov	veniente de la carcasa del cigüeñal.







		<u> </u>
		b) humedad proveniente del aire exterior que se ha congelado.
	3	c) hielo proveniente de los vapores del interior del carter, que se han condensado y congelado en consecuencia.
		c) fileto proveniente de los vapores dei interior del carter, que se rian condensado y congetado en consecuencia.
364		
	37 La r	regla más importante que se debe recordar si sucede una falla de potencia luego de estar en el aire es:
	•	a) Establecer en forma inmediata la actitud de planeo y la velocidad adecuadas.
	2	
	3	b) Verificar rápidamente la provisión de combustible ante un posible agotamiento de combustible.  3
•		c) Determinar la dirección del viento para planificar un aterrizaje forzoso.
365	S 1	
303		a que se forme hielo sobre un avión en vuelo es necesario que:
	1	* 1
		a) El agua que forma parte de las nubes o precipitación sea líquida, y que la temperatura del aire se encuentre en 0° C (isoterma de 0° C) o por debajo.
	2	2
		b) La inestabilidad de las nubes sean de mediano o alto desarrollo vertical.
	3	c) La nube sea estratiforme y con lluvia.
366		ra ubicarse en el radial 180° saliendo de una estacion VOR, el procedimiento recomendado consiste en fijar el cursor a:
	1	1 1
·	_	a) 360° y efectuar correcciones de curso hacia la aguja del CDI.
	2	b) 180° y efectuar correcciones de curso fuera de la aguja del CDI.
	3	* 3
		c) 180° y efectuar correcciones de curso hacia la aguja del CDI.
367	S 1	
		ra ubicarse en el radial 215° entrando en una estacion VOR, el procedimiento recomendado consiste en fijar el cursor a:
	1	a) 215° y efectuar correcciones de curso hacia la aguja del CDI.
	2	2 2
		b) 215° y efectuar correcciones de curso fuera de la aguja del CDI.
	3	*   3
368		er Figura 20) Utilizando un grupo de instrumento 3, ¿que radial intercepta la aeronave si efectua un viraje de 180º hacia la izquierda y continua
		en rigura 20) Utilizarido un grupo de instrumento 3, ¿que fadial intercepta la aeronave si electua un viraje de 160 macia la izquierda y continua endo dicho rumbo?



Dirección de Licencias al Personal Azopardo 1405 Capital Federal



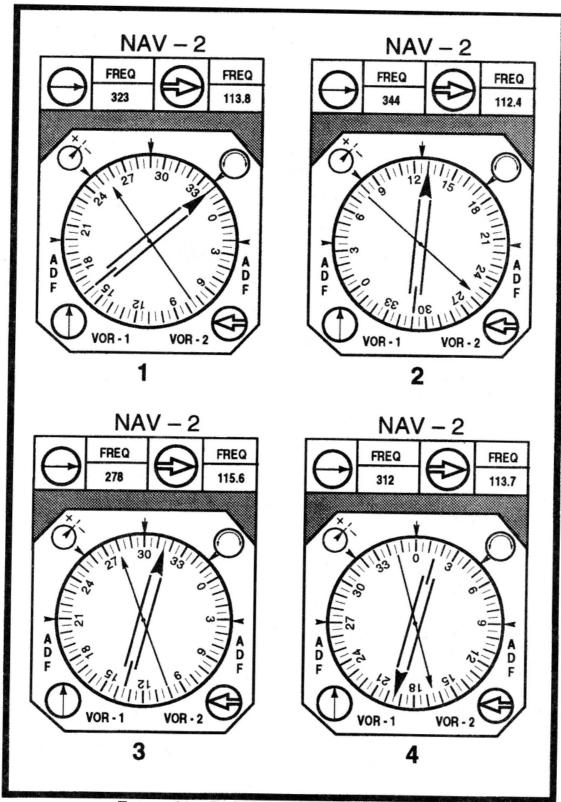


FIGURE 20.—Radio Magnetic Indicator (RMI).

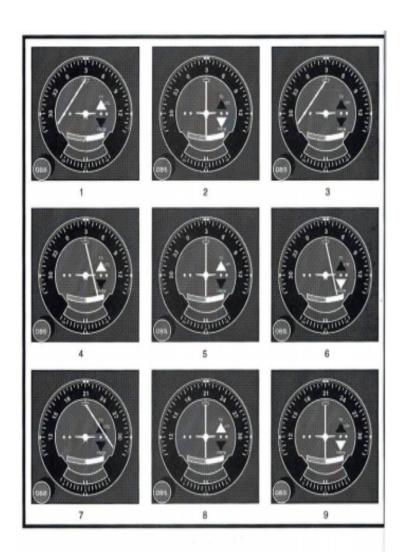
1	*	1		
	a) ra	adial de 1	135°.	
2		2		



			b) radi	al de 2	270°.	
	3			3		
			c) radi	al de 3	360°.	
369	S	1				
	38	¿Có	mo se	contro	la la	operación del motor en una aeronave equipada con motor con una hélice de velocidad constante?
	1		*	1		
			a) El a	celera	dor c	ontrola la entrega de potencia, como se observa en el indicador múltiple de presión y el control de paso de hélice regula las
			RPM.			
	2			2		
			b) El a	celera	dor c	ontrola la entrega de potencia como se observa en el indicador múltiple de presión y el control de paso de hélice regula un
			ángulo	const	tante	de pala.
	3			3		
			c) El a	celera	dor c	ontrola las RPM del motor como se registra en el taquímetro y el control de la mezcla regula la salida de potencia.
		-				

370 S 1 38.- (Referirse a la Figura 29, ilustración 2) El receptor VOR tiene la indicación mostrada. ¿La aeronave se encuentra sobre cuál radial?

# Figura 29. VOR.



1			1	
		a) 2	10°.	
2	2	*	2	
-		b) 0	30°.	
3	3		3	
		c) 3	00°.	

### Dirección Nacional de Seguridad Operacional

Dirección de Licencias al Personal Azopardo 1405 Capital Federal



371	S	1						
	38	Par	a la c	disipació	n de	la nie	ebla será	necesario vientos de o mayor de:
	1	1		1				
			a) 5	nudos.				
	2	2		2				
			b) 7	nudos.				
	3	3	*	3				
			c) 1	5 nudos				
372	S	1						
	381	Oن -	ual e	s la max	kima t	tolera	ancia de e	error (±) permitida para un chequeo operacional de equipo VOR al utilizar el test?
	1	1	*	1				
			a) 4	°.				
	2	2		2				
			b) 6	°.				
	3	3		3				
			c) 8	۰.				

373 S 1 384- (Ver Figura 21) ¿Si el tiempo volado entre las posiciones de aeronave 2 y 3 es de 13 minutos, cual es el tiempo estimado faltante para llegar a la

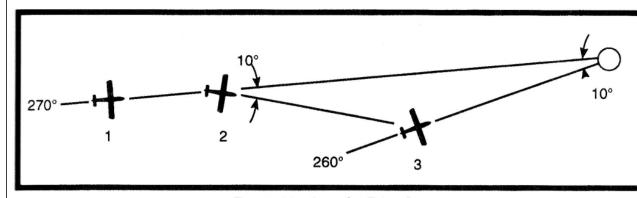


FIGURE 21.—Isosceles Triangle.

1	*	1									
	a) 1	a) 13 minutos.									
2		2									
	b) 1	7 minuto	s.								
3		3									
<u> </u>	c) 2	c) 26 minutos.									

374 S 1

385- (Ver Figura 22) ¿Si el tiempo volado entre las posiciones de aeronave 2 y 3 es de 8 minutos, cual es el tiempo estimado faltante para llegar a la estacion?

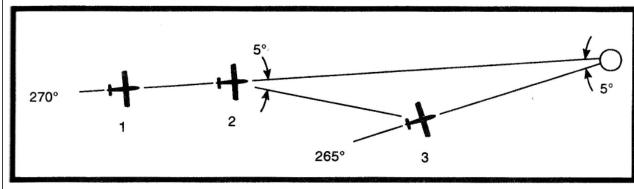


FIGURE 22.—Isosceles Triangle.

1 \* 1

### Dirección Nacional de Seguridad Operacional

Dirección de Licencias al Personal Azopardo 1405 Capital Federal



	a) 8	minutos.		
2		2		
	b) 1	6 minuto:	s.	
3		3		
·	c) 4	8 minutos	s	

			c) 48	minuto	s.	
375	S	1				
	386	- Al r	nanter	ner un i	rumb	magnetico de 270° y una velocidad aerea verdadera de 120 nudos, el radial 360 de un VOR se intercepta a 12:37 y el radial
	350	a 12	:44. E	l tiemp	o y la	distancia aproximados a dicha estacion son de:
	1		*	1		
			a) 42	minuto	s y 8	4 MN.
	2	2		2		
•			b) 42	minuto	s y 9	I MN.
	3	3		3		
•			c) 44	minuto	s y 9	6 MN.

376 S 1 387- (Ver Figura 23) ¿Si el tiempo volado entre las posiciones de aeronave 2 y 3 es de 13 minutos, cual es el tiempo estimado faltante para llegar a la

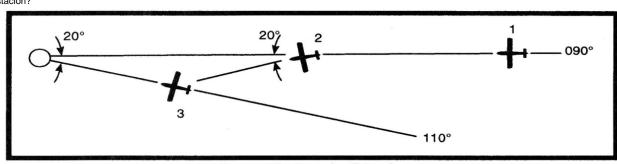


FIGURE 23.—Isosceles Triangle.

1	1 1										
	a) 7.8 minutos.										
2	* 2										
	b) 13 minutos.										
3	3										
	c) 26 minutos.										

377 S 1

388- (Ver Figura 24) ¿Si el tiempo volado entre las posiciones de aeronave 2 y 3 es de 15 minutos, cual es el tiempo estimado faltante para llegar a la estacion?

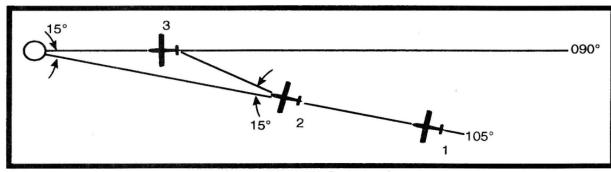


FIGURE 24.—Isosceles Triangle.

1	*	1								
	a) 15 minutos.									
2		2								
	b) 30 minutos.									
3		3								
	c) 60 minutos.									
				<u> </u>						

378 S 1

389- Ingresando por el radial 040, un piloto selecciona el radial 055, vira 15° a la izquierda y toma el tiempo. Mientras mantiene un rumbo constante, el piloto observa que el tiempo para que el indicador de desvio de curso (CDI) se centre es de 15 minutos. Basandose en esta informacion, el tiempo



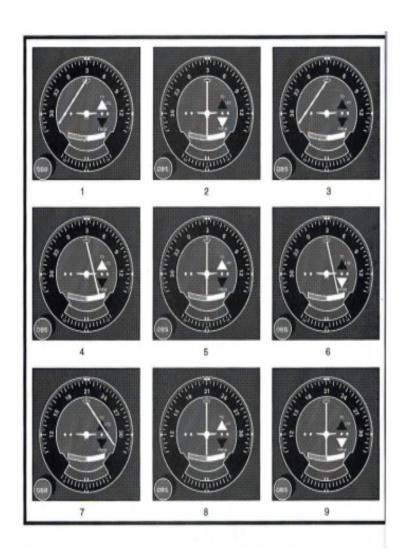


		Ell reson
	estimad	lo en ruta (ETE) hasta la estacion es de:
	1	
		a) 8 minutos.
	2	
		b) 15 minutos.
	3	3
		C) 30 Hilliatos.
379	S 1	
		uál de las siguientes es una ventaja de una hélice de velocidad constante?
	1	1 1
		a) Permite al piloto seleccionar y mantener la velocidad de crucero deseada.
	2	*   2
	3	b) Permite al piloto seleccionar el ángulo de la pala para lograr el rendimiento más eficiente.  3
		c) Proporciona una operación más suave con RPM estables y elimina vibraciones.
		of the positional and operation made state south an actualized year.
380		
	39 ¿E	n qué condición de vuelo el efecto del torque producido por la hélice afecta la performance del avión monomotor?
	1	1   1
		a) alta velocidad, gran ángulo de ataque.
	2	
	3	b) poca velocidad, alta potencia, gran ángulo de ataque.
		c) poca velocidad, poca potencia, poco ángulo de ataque.
		o) posa rototaaa, posa poteriota, posa angata aa ataquar
381	S 1	
	39 (Re	eferirse a la Figura 29, ilustración 5) El receptor VOR tiene la indicación mostrada. ¿La aeronave se encuentra sobre cuál radial?





# Figura 29. VOR.



1	*	1										
	a) 210°.											
2		2										
	b) 0	30°.										
3		3										
	c) 3	c) 300°.										

382	S	1							
	39	La	condi	ción d	e vien	o que	requiere	máxima precaución para evitar la estela turbulenta durante el aterrizaje es:	
	1			1		ΤĖ			
			a) S	uave,	¾ de	rente			
	2	2	*	2					
•			b) S	uave,	3⁄4 de	cola.			
	3	3		3					
•	c) Fuerte de frente.								

383	S	1													
	39.	39 Se formará niebla si:													
	•	1		1											
·			a) La temperatura desciende.												
	- 2	2		2											
			b) L	a tempe	atura	a aun	nenta a la	el punto de rocío							
	(	3	*	3											



### Dirección Nacional de Seguridad Operacional

Dirección de Licencias al Personal Azopardo 1405 Capital Federal



c) La temperatura desciende a la del punto de rocío. 384 S 1 390- Ingresando por el radial 090, un piloto gira el cursor 010º hacia la izquierda, vira 010º a la derecha y toma el tiempo. Mientras mantiene un rumbo constante, el piloto determina que el tiempo faltante para que el indicador de desvio de curso (CDI) se centre es de 8 minutos. Basandose en esta informacion, el tiempo estimado en ruta (ETE) hasta la estacion es de: a) 8 minutos. 2 2 b) 16 minutos. 3 c) 24 minutos 391- Ingresando por el radial 315, un piloto selecciona el radial 320, vira 5º hacia la izquierda, y toma el tiempo. Mientras mantiene un rumbo constante, el piloto observa que el tiempo faltante para que el indicador de desvio de curso (CDI) se centre es de 12 minutos. El tiempo estimado en ruta (ETE) hasta la estacion es de: a) 10 minutos. 2 2 b) 12 minutos. 3 3 c) 24 minutos. 386 S 1 393- (Ver Figura ) ¿Cual de las siguientes afirmaciones es correcta con respecto a la ilustracion 2 si se mantiene el presente rumbo? El avion:



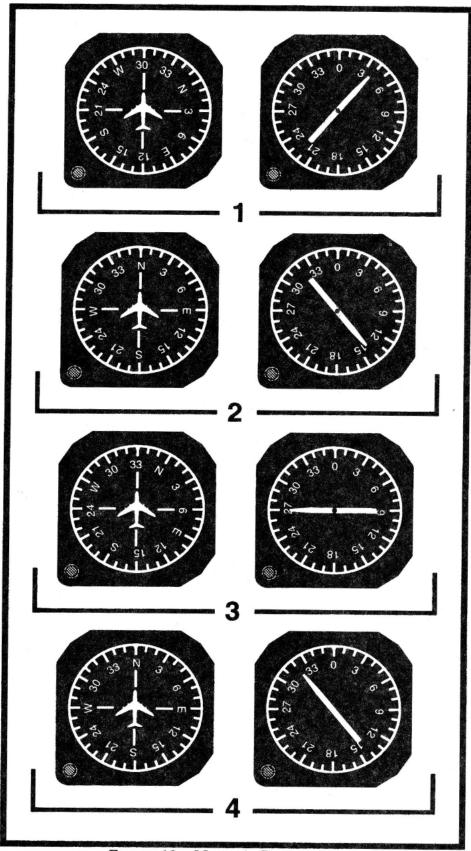


FIGURE 16.—Magnetic Compass/ADF.





	1	*   1
		a) cruza el radial 180 a un angulo de 45° saliendo.
	2	
		b) intercepta el radial 225 a un angulo de 45°.
	3	3
		c) intercepta el radial 360 a un angulo de 45° entrando.
207		
387	S 1	l I I I I I I I I I I I I I I I I I I I
	1	*   1
		a) La obstrucción de bujías se produce debido a una mezcla demasiado rica.
	2	
		b) Operar un motor a altas temperaturas de cabeza de cilindro causa en principio la obstrucción carbónica de las bujías.
	3	3
		c) El calentamiento excesivo en la cámara de combustión de un cilindro causa que se concentre aceite en el electrodo central de una bujía, lo
		cual ocasiona una obstrucción de ésta.
388	S 1	
		nos de los Instrumentos de comportamiento son :
	1	1
		a) Horizonte, variómetro, velocímetro y HSI
	2	
	3	b) Variómetro, velocímetro, altímetro e Indicador de giros y ladeos *
		c) RMI, velocímetro, varíometro y altímetro
		b) run, reconnecte, varieties y attitues
389	S 1	
	4 El tu	bo pitot ¿provee presión de impacto a cuál instrumento?
	1	
		a) Altímetro.
l	2	b) Variómetro.
	3	* 3
'		c) Velocímetro.
390	_	
		centros de baja presión son áreas a las cuales se las denomina:
	1	a) Con la letra A.
	2	* 2
		b) Ciclónicas o de depresión.
	3	3
		c) Áreas de subsidencia.
204		
391		de los fines del sistema dual de encendido en motor de aeronave consiste en proporcionar:
	1	* 1
	· · ·	a) Mejor rendimiento del motor.
	2	2
		b) Distribución uniforme del calor.
	3	3   1
		c) Compresión balanceada en la cabeza de cilindro.
392	S 1	
002		ué condiciones favorecen la formación de niebla de radiación?
	1	* 1
		a) Humedad en capas bajas, poco o nada de viento, noches despejadas.
	2	
	_	b) Humedad, aire tropical moviéndose sobre superficies de aguas frías costeras.
	3	c) Movimiento de aires frio sobre superficies de agua más calientes.
		of movimiento ac alles ino source superioles ac agua mas calicilies.
393	S 1	
		eferirse a Figura 30, ilustración 1) Determinar la marcación magnética a la estación.

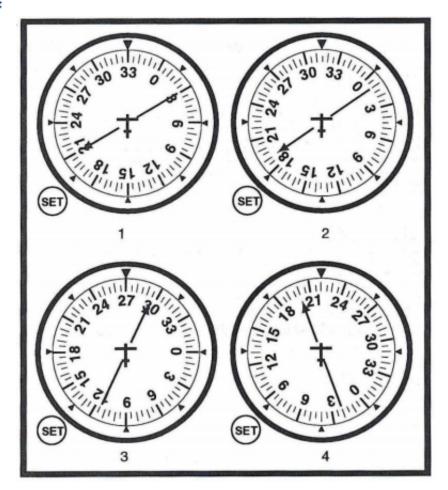
### Dirección Nacional de Seguridad Operacional



Dirección de Licencias al Personal Azopardo 1405 Capital Federal



# Figura 30. ADF



1		1										
	a) 0	30°.										
2		2										
	b) 1	80°.										
3	*	3										
	c) 2	c) 210°.										

394	S	1						
	40.	- Cua	ando	se des	ega (	detrás	de una	aeronave de gran porte, el piloto debería evitar la estela turbulenta manteniéndose en una trayectoria:
		1		1				
			a) F	or deb	ajo y p	or el	lado opu	esto del viento respecto de la aeronave que precede.
	:	2	*	2				
			b) F	or enci	ma y	por el	lado del	viento respecto a la aeronave que precede.
	;	3		3				
			c) F	or deba	ajo y c	lel lac	do del vie	nto respecto a la aeronave que precede.

			5	or acca	o y u	ci iaa	o aci vic	no respecto a la acronave que precede.		
		_								
395	S	1								
	40	Par	a la c	peraciór	n de i	un mo	otor equip	ado con una hélice de velocidad constante, una precaución consiste en:		
	1			1						
			a) E	vitar con	figur	acion	es de RF	M altas con presión múltiple alta.		
	2		*	2						
			b) E	vitar con	figur	acion	es de pre	sión múltiple altas con RPM bajas.		
	3			3						
		c) Siempre utilizar una mezcla rica con configuraciones de RPM altas.								

396 S 1 402- Dada la siguiente informacion:

Cambio de marcacion de punta de ala: 10°

Tiempo transcurrido entre el cambio de marcacion: 4 minutos

Regimen de consumo de combustible: 11 galones por hora

Calcular el combustible que se requiere para volar a la estacion.



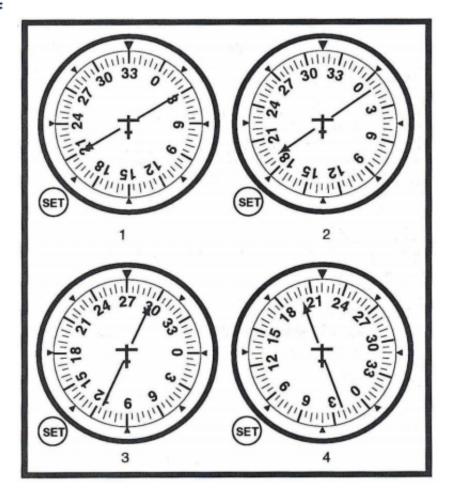


	1	T *   1	
L		a) 4.4 galones.	
1	2	2	
Į			
r		b) 8.4 galones.	
	3	3	
		c) 12 galones.	
397	S 1		
		ada la siguiente informacion:	
		o de marcación de punta de ala: 5°	
		o transcurrido entre el cambio de marcacion: 6 minutos	
		en de consumo de combustible: 12 gal/hr	
		tidad de combustible que se requiere para volar a la estacion es:	
Į	1	1 1	
		a) 8.2 galones.	
	2	*   2	
		b) 14.4 galones.	
	3	3	
ı		c) 18.7 galones.	
		c) 10.7 galuties.	
398			
		ada la siguiente informacion:	
		o de marcacion de punta de ala: 15°	
		o transcurrido entre el cambio de marcacion: 6 minutos	
		en de consumo de combustible: 8.6 gal/hr	
		ar el valor aproximado de combustible que se requiere para volar a la estacion.	
İ	1	* 1	
L		a) 3.44 galones.	
ſ	2	2	
Į			
r		b) 6.88 galones.	
Į	3	3	
		c) 17.84 galones.	
399	S 1		
		ada la siguiente informacion:	
		o de marcación de punta de ala: 15°	
		o transcurrido entre el cambio de marcacion: 7.5 minutos	
		lad aerea verdadera (TAS): 85 nudos	
		en de consumo de combustible: 9.6 gal/hr	
		po, distancia y combustible que se requiere para volar a la estacion es:	
Į	1	* 1	
		a) 30 minutos; 42.5 millas; 4.80 galones.	
ſ	2		
		b) 32 minutos; 48 millas; 5.58 galones.	
[	3	3	
l		c) 48 minutos; 48 millas; 4.58 galones.	
		C) 40 IIIIIIUUS, 40 IIIIIIAS, 4.50 GAIUTIES.	
400			
	اEن41	in qué condición de vuelo el efecto de torque es mayor en una aeronave con un solo motor?	
	1	*   1	
Į.		a) Baja velocidad, alta potencia y gran ángulo de ataque.	
ſ	2		
Į			
Г		b) Baja velocidad, baja potencia y ángulo de ataque reducido.	
l	3		
		c) Alta velocidad, alta potencia y gran ángulo de ataque.	
401	S 1		
		eferirse a Figura 30, ilustración 2) ¿Qué marcación magnética debería usar el piloto para volar hacia la estación?	
	` '	,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,	
	I		





# Figura 30. ADF



1		1										
	a) 0	10°.										
2		2										
	b) 1	45°.										
3	*	3										
	c) 1	c) 190°.										

402	S	1							
	41	41 Durante la compresión, ¿qué relación hay entre presión, temperatura y volumen?							
	1		*	1					
	a) la presión y temperatura aumentan, el volumen disminuye.								
	2	2		2					
			b) la	presiór	i, tem	pera	ura y vo	lumen aumentan.	
	3	3		3					
	c) la presión y temperatura no varían, sí el volumen.								

403 S 1

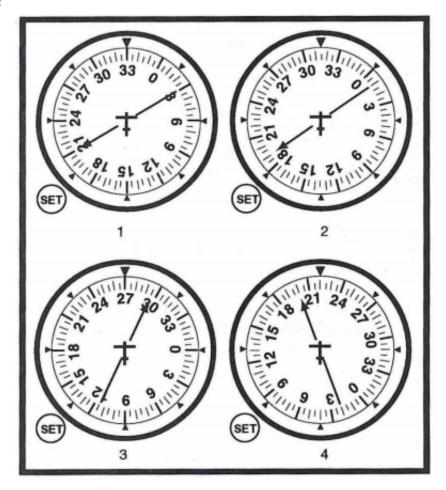
42.- (Referirse a la Figura 30, ilustración 2) Determine el rumbo aproximado para interceptar la marcación 180° hacia la estación.







# Figura 30. ADF



	1			1																	_
			a) 0	40°.																	1
	2			2																	_
			b) 1	60°.																	1
	3	8	*	3																	
			c) 2	20°.																	
																					_
)4	S	1																			
	42 -	lar	resi	ón máy	ima	de	ntro	del cilind	ro se nro	nduce c	desni	ués d	le la:								٦

404	S	1											
	42	Lap	resió	n máx	kima d	entro	del cilindi	ro se produce después de la:					
	1			1									
			a) co	mpre	sión.								
	2	12	*	2									
			b) combustión.										
	3	~		3									
			c) ex	pansi	ón.								

405	S	1			l	
	42	Lat	ende	ncia de	giro a	a la izquierda de una aeronave causada por el efecto- P (P-factor), es un resultado de:
	1			1		
			a) R	otación	en se	entido de reloj del motor y la hélice girando al avión en sentido contrario de reloj.
	2	!	*	2		
			b) La	pala d	e la h	nélice desciende a la derecha, lo cual produce más tracción que la pala ascendente a la izquierda.
	3	,		3		
			c) La	s fuerza	as gir	roscópicas aplicadas a las palas de la hélice en rotación actuando 90° antes del punto donde la fuerza fue aplicada.

406	S	1						
	429	٠¿P	asados	cuant	os di	as si	n activida	d de vuelo un Piloto Comercial de Avion debe realizar una readaptacion supervisado por un Instructor de Vuelo
	Hab	ilitac	lo?					
	1			1				
			a) 30 c	lias.				



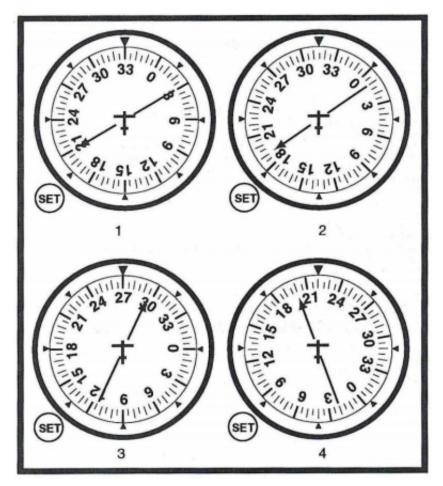
# Dirección Nacional de Seguridad Operacional

Dirección de Licencias al Personal Azopardo 1405 Capital Federal



	2	2	*	2			
			b) 6	0 dias.			
	3	}		3			
			c) 9	0 dias.			
407	S	1					
	43	¿Cι	uándo	o el efect	o-P	ausa que el a	vión guiñe a la izquierda?
	1			1			
			a) E	n ángulo	s de	ataque reduci	idos.
	2	2	*	2			
			b) E	n grande	es án	gulos de ataqı	ue.
	3	}		3			
			c) E	n velocio	lades	altas.	

# Figura 30. ADF



1		1	
	a) 0	25°.	
2	*	2	
	b) 1	15°.	
3		3	
	c) 2	95°.	

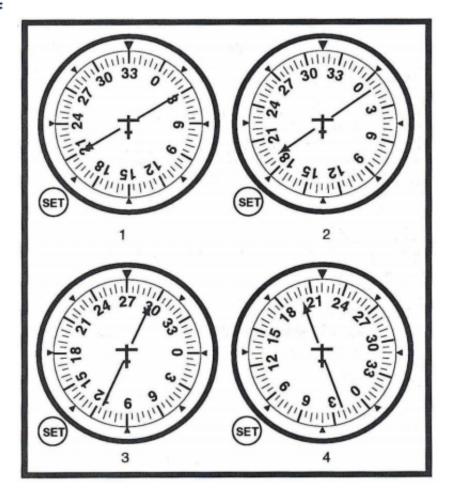
409 S 1 44.- (Referirse a Figura 30) ¿Cuál de las indicaciones representa a la aeronave en curso hacia la estación con viento cruzado de la derecha?







# Figura 30. ADF



1		1	
	a) 1		
2		2	
	b) 2		
3	*	3	
·	c) 4		

410	S	1					
	44	. Du	rante	la insp	ecciór	n prev	revia al vuelo, ¿quién es responsable de determinar si la aeronave es segura para el vuelo?
	1		*	1			
			a) E	l piloto	al ma	ndo.	0.
	2			2			
			b) E	I dueño	u ope	erado	ndor.
	3	}		3			
			c) E	l mecár	ico h	abilita	ilitado que realizó la inspección anual.
411	S	1					

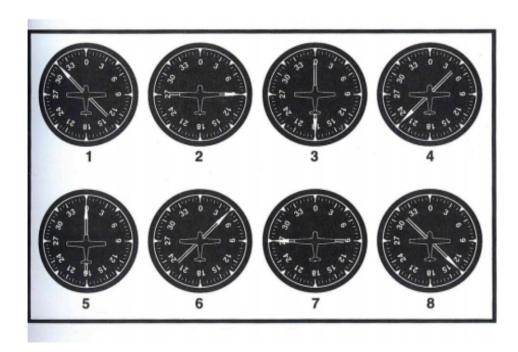
411	S	1						
	44)	Las	nube	s están	dividi	idas e	en cuatro	familias de acuerdo a su:
	1							
•			A. S	u forma	ì.			
	2	2	*	1				
•			B. S	u altura	١.			
	3	3		2				
•			C. S	u comp	osicio	ón.		
		•						
412	S	1						

412	S	1							
	45	¿Có	mo s	se de	berí	a rea	alizar	la insped	cción previa al vuelo de una aeronave para el primer vuelo del día?
	1			1					
			a) L	Jna ii	nspe	cciór	ráp	ida gener	al con verificación de combustible y aceite.
	2		*	(2	2				



		b)	Con me	dios e	xhau	stivos y sistemáticos recomendados por el fabricante.
	3		3			
		c) (	Cualqui	er sec	uenci	ia determinada por el piloto al mando.
413	S	1				
	45	Cuál e	s la cor	nposic	ción a	aproximada de la atmósfera en porcentajes de volumen en los primeros 70 km de altura?
	1		1			
		a)	50% de	oxíge	no, 4	10% de nitrógeno y resto de otros gases.
	2		2			
		b)	38% de	oxíge	no, 9	9% de nitrógeno y resto de otros gases.
	3	*	3			
		c) :	21% oxi	geno	78%	nitrógeno y resto de otros gases.

# Figura 31. ADF



1		1	
	a) 0	45°.	
2		2	
	b) 1	80°.	
3	*	3	
	c) 3	15°.	

415	S	1								
	451- En espacio aereo Clase A se puede volar:									
	1			1						
			a) V	FR o	IFR	₹.				
	2			2						
			b) s	olo ei	n VI	ЛC.				
	3		*	3						
		c) solo IFR.								

416	S	1																			
	452	Aخ -	parti	r de d	que	FL s	e del	be volar	siem	re bajo	regla	as IFF	R?								
	1			1																	
			a) F	L 14	5.																
	2	2	*	2																	
			b) F	L 200	).																
	3	3		3																	
			c) F	L 250	).																





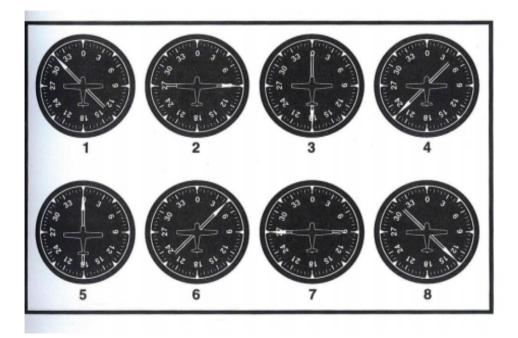


417	S						
			e superio	del	espac	io aereo C	lase C es normalmente:
	1		1				
		a)	4000 pies	AGL			
	2		2				
		b)	altitud de	trans	icion.		
	3	*	3				
		c)	FL 145.				
	_						
418							
		Que a		as co	orresp	onden al e	spacio Clase G?
	1		1		<u>.</u>		
	2	(a)	aerodrom 2	os no	o conti	olados.	
		b)		00.00	conti	olados so	ectores VFR, ATZ y Rutas sin servicio de control.
	3	10)	3	05 110	Conti	olados, se	colles VFR, ATZ y Rulas sill servicio de control.
		c)		ns co	ntrola	dos con Ca	artas de aproximacion (IAL).
		0)	acroaroni	00 00	71111010	400 0011 01	ando do aproximación (in.e.).
419	S	ı					
			areas de d	contro	ol se e	ncuentran	en el espacio aereo Clase C?
	1		1				· ·
		a)	TMA desc	de el	nivel o	lel suelo h	asta el FL 145.
	2	*	2				
		b)	TMA desc	de el	nivel o	lel suelo h	asta FL 145, CTR y ATZ con Cartas de aproximacion por instrumentos.
	3		3				
		c) :	aerodrom	os no	contr	olados.	
		_					
420		l					
		lespa		en I	a Rep	ublica Arge	entina esta dividido en:
	1	*	1		L		
		(a)		ones	de In	formacion	de Vuelo.
	2	 	2	iono		iraulaaiaa	Aorea
	3	(d	3	lone	s de C	irculacion	Aerea.
l	3	c)	cinco Reg	iones	Δore	20	
		(C)	cirico reg	ione	3 ACIC	as.	
421	S						
			o en cond	dicior	nes VN	1C. la resp	onsabilidad por la prevencion de colisiones dentro del espacio aereo controlado es:
	1		1			.,	
		a)	del contro	lado	r.		
	2	*	2				
		b)	del comar	ndant	te de l	a aeronave	9.
	3		3				
		c)	compartid	a.			
422		<u> </u>		<u>.                                    </u>	لـــــــــــــــــــــــــــــــــــــ		
		n cu		iguie	entes d	apas de la	a atmósfera estándar la variación de la temperatura es 6,5° C / 1000 metros?
	1		l Tranástar				
	2	(a)	Tropósfer 2	a. T			
l		b)	Estratósfe	ra			
	3	10)	3	Ta.			
		c) .	Termósfe	ra			
		0)	10111100101	ш.			
423	S						
		_	es funda	ment	almen	te respons	sable de mantener una aeronave en condición aeronavegable?
	1		1				•
		a)	El piloto a	l mai	ndo.		
	2	*	2				
		b)	El dueño	u ope	erador	-	
	3		3				
		c)	El mecáni	co.			
424	S						
	46 (F	eferir	se a Figu	ra 31	, ilustr	ación 4) C	on un rumbo magnético de 320°, la marcación magnética hacia la estación (QDM) es:





# Figura 31. ADF



	1			1																		
			a) 0	05°.																		
	2		*	2	?																	
			b) 1	85°.																		
	3			3	~																	
			c) 2	25°.																		
5 5	S	1																				
1	60-	: 🔿	منا میں	onci	2 00	rogi	ıprid	a nara o	orar un	22 201	orono	21/0	on o	l ocn	acia a	oreo i	Claca	Δ				

23	0	- 1					
	460	- ¿Q	ue lic	encia e	s req	uerida	a para operar una aeronave en el espacio aereo Clase A.
	1			1			
			a) p	iloto pri	/ado.		
	2	2		2			
			b) p	iloto pri	/ado	con h	nabilitacion VFR Controlado.
	3	3	*	3			
			c) li	cencias	con F	labilit	tacion de Vuelo por instrumentos (HVI).

426	0	1				I		
420	0	_ '						
	461-	Eld	odig	o Trans	oond	er 76	00 signifi	ca:
	1			1				
			a) fa	alla en la	s cor	nunio	aciones.	
	2		*	2				
			b) fa	alla en la	s cor	nunio	aciones	en ambos sentidos.
	3			3				
			c) in	idica una	a inte	rfere	ncia ilicita	l.

427	S	1					
	462	En	caso	de ser	objet	o de '	interfere
	1			1			
			a) co	digo 7	700 N	lodo	A.
	2			2			
			b) cc	digo 7	600 N	lodo	C.
	3		*	3			
			c) co	digo 7	500 N	lodo	۹.

S	1						
463	- Ind	epend	entem	ente	de la	as condici	ones meteorologicas, es obligatorio volar bajo Reglas IFR:
1			1				
		a) sol	re el r	nar a	men	os de 20l	Km del litoral maritimo por mas de una hora.
2	2		2				
		b) vu	lo noc	turno	sob	re aerodr	omo.
	\$ 463 1	2	1 a) sob	1 1 a) sobre el r	1 1 a) sobre el mar a 2 2 2	1 1 a) sobre el mar a mer 2 2 2	1 1 1



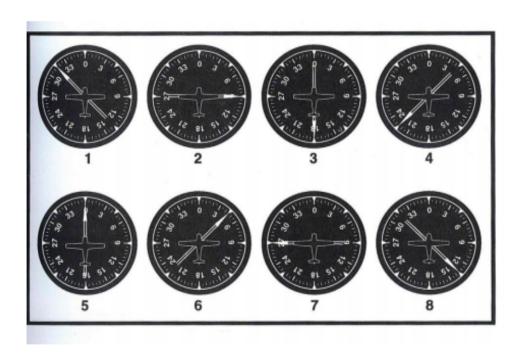
# Dirección Nacional de Seguridad Operacional

Dirección de Licencias al Personal Azopardo 1405 Capital Federal



	3	* 3		
,		c) ninguna d	le las	respuestas anteriores es correcta.
429	S 1			
	464- La	frecuencia de	e trab	ajo del localizador del ILS se encuentra entre:
	1	1		
		a) 108.0 y 1	11.95	KHz
	2	* 2		
		b) 108.0 y 1	11.95	MHz.
	3	3		
		c) 112.0 y 1	17.95	MHz
430	S 1			
	465- Lo	s sistemas DI	ИЕ у	Fransponder son:
	1	1		
		a) radares F	rima	ios.
	2	2		
		b) no son ra	dares	
	3	* 3		
		c) radares s	ecun	arios.
431	S 1			
	47 ¿C	ómo varía la t	empe	ratura con la altura en la estratósfera estándar?
	1	1		
		a) Aumenta		
	2	2		
			umei	ta y a mayor altura disminuye.
	3	* 3		
		c) se mantie	ne co	nstante.

Figura 31. ADF



1		1	
	a) 0	)45°.	
2	*	2	
	b) 1	65°.	
3		3	
	c) 2	.70°.	





433	S	1						
	471	- La	refer	encia de	I VOI	R es:		
	1			1				
			a) e	l norte g	eogra	afico.		
	2	2	*	2				
			b) e	l norte m	agne	etico.		
	3	3	0) 0	3 s indistin	+0			
			C) E	S IIIUISUII	ιο.			
434	S	1						
			/OR	trabaja r	or co	ompa	aracion de	
	1		*	1				
			a) fa					
	2	2		2				
			b) f	recuencia	3			
	3	3	۵) ۵	3				
			C) a	mplitud.				
435	S	1						
			rans	formació	n del	vapo	or de agu	a directamente a hielo se denomina:
	1			1				
			a) E	vaporac	ón.			
	2	2		2	<u> </u>			
		<b>,</b>	b) S	Solidificad	ión.			
	3	5	c) S	3 Sublimaci	ón.			
			() C	ubilitiaci	OH.			
436	S	1						
			Mode	elo de Ja	mes	Reas	son es la	representacion grafica de una cadena de errores a traves de un modelo que contempla Fallas Latentes, Fallas
								onerse a efectos de cortar dicha cadena.
	1		*	1				
			a) v	erdadero	).			
	2	2	h\ f.	2				
			D) 1	also.				
437	S	1						
			su c	oncepto,	la Se	eguri	dad Oper	acional se define como:
	1			1				
								e lesiones a personas o daños a los bienes es eliminado mediante la aplicacion de medidas preventivas
1			rigu		caliz	adas	por la Ai	utoridad Aeronautica competente.
	2	<u>'</u>	h) ı	2 In ostado	on c	1110 0	l riocao d	e lesiones a personas o daños a los bienes se reduce y se mantiene en un nivel aceptable o por debajo del
								continuo de identificacion de peligros y gestion de riesgo.
	3	3		3				
			c) A	mbas so	n fals	sas.		
438		_1				Ļ	<u> </u>	
	485 1		su c	oncepto,	¿cua	al es	ei ractor o	que afecta mayormente los accidentes considerados evitables?:
	1		a) f	allas estr	uctur	rales	de la aer	nnave
1	2	2	*	2		3.33		
			b) e	rror hum	ano.			
	3	3		3				
			c) fa	allas med	anica	as.		
400				<u> </u>	1	I	ı —	
439	S 486	1 - ;C	م ادار	e el nrim	er no	200	n la tomo	de decisiones para un efectivo manejo de una situacion de riesgo?:
	400		uai t	3 51 PHIII	o, pe	100 6	ווומ נטווומ	ao aosisionos para un orositro manojo ao una situación de nesgo:.
			a) id	dentificar	lo.	-		
	2	2	*	2				
			b) c	letectarlo				
	3	3		3				
			c) e	valuarlo.				
440	S	1						
770			ual n	le las Re	glam	enta	i ciones Ar	gentinas de Aviacion Civil (RAAC) corresponde a Licencias al Personal Aeronautico?:
	1			1	]			y
			a) F	RAAC 65	_			
	2	2	*	2				
			b) F	RAAC 61.				
	3	3		3				





		c) RAAC 63.
441	S 1	
		ué es el punto de rocío?
	1	a) El punto de humedad de la atmósfera.
	2	* 2
	3	b) La temperatura a la cual debe enfriarse el aire para alcanzar el punto de saturación.  3
		c) El punto de condensación de la masa de aire.
442	S 1	
	490 - La	estacion que emite la siguiente observacion METAR posee un campo de elevacion de 3.500 pies MSL. Se reporto la parte superior del cielo
		a 7.500 pies MSL. METAR KHOB 151250Z 17006KT 4SM OVC005 13/11 A2998. ¿Cual es el espesor de la capa de nubes si el cielo se ra cubierto por una capa continua?
	1	1 1
1		a) 2.500 pies.
	2	* 2   b) 3.500 pies.
	3	3
		c) 4.000 pies.
443	S 1	
	5 ¿Que	é sigla representa la velocidad de maniobra de diseño?    *   1
	ļ	a) VA.
	2	
	3	b) VLO.
'		c) VNE.
444	S 1	
		centros de baja presión están asociados a
	1	a) Cielo claro.
	2	
		b) Tiempo bueno y estable.
	3	* 3   c) Abundante nubosidad en capas bajas y medias.
445	S 1	
445		lograr un vuelo seguro y eficaz en Vuelo por instrumentos es necesario:
	Comper	nsar hasta que las presiones se neutralicen, a actitud y la potencia como sea necesario, efectuar el control distributivo de los instrumentos y reajustar la actitud o la potencia como sea
	necesar	
	1	1
	2	a) Verdadero  * 2
		b) Falso
446	S 1	
440		lumenta la temperatura, ¿cómo varía la humedad relativa?
	1	a Navaria
	2	a) No varía.
,		b) Disminuye.
	3	c) Aumenta.
447	S 1	ómo se verifica un proceso adiabático?
	1	1 1
		a) Sin variación de presión.
	2	b) Sin variación de densidad.
	3	* 3
		c) Sin variación de calor.
448	S 1	
		n qué tipo de nubes el engelamiento es más intenso?
	1	1   1





		a) en los Ac.
	2	2
		b) en la niebla helada.
	3	* 3
		c) en los Cb.
449	S 1	
	53 Too	o proceso físico meteorológico está acompañado o es el resultado de:
	1	* 1
		a) un intercambio de calor.
	2	2
		b) el movimiento del aire.
	3	3
		c) un diferencial de presión.
450	S 1	
	54 ¿Qı	ué tipo de precipitación nos indica la presencia de agua súper enfriada?
	1	1
		a) Aguanieve.
	2	* 2
		b) Lluvia engelante.
	3	3
		c) Granos de hielo.
451	S 1	
	55 ¿Qı	ué condición es necesaria para la formación de engelamiento estructural en vuelo?
	1	1
		a) Gotas de agua súper enfriada.
	2	2
		b) Vapor de agua.
	3	* 3
		c) Agua visible.
452	S 1	
	56 ¿Co	omo se genera el viento?
	1	1
		a) Por la rotación de la tierra.
	2	2
		b) Por la modificación de la masa de aire.
	3	* 3
		c) Por las diferencias de presión.
453	S 1	
	57 En	el hemisferio norte, el viento es desviado hacia:
	1	* 1
		a) la derecha por la fuerza de Coriolis.
	2	
		b) la derecha por la fricción de la superficie.
	3	3
		c) la izquierda por la fuerza de Coriolis.
454		
		r qué el viento tiende a fluir en paralelo a las líneas isobáricas, por encima del nivel de fricción?
	1	<u> *   1                                 </u>
		a) La fuerza de Coriolis tiende a compensar el gradiente de presión horizontal.
	2	
		b) La fuerza de Coriolis actúa en forma perpendicular a una línea que conecta las altas y bajas.
	3	
		c) La fricción del aire con la Tierra desvía el aire en forma perpendicular a la gradiente de presión.
455		
		ué es lo que desvía la dirección del viento impidiendo que el aire fluya directamente desde áreas de alta presión hacia áreas de baja presión?
	1	
	_	a) La fuerza de Coriolis.
	2	2
		b) La fricción de superficie.
	3	
		c) La fuerza de gradiente de presión.
456		
	I 6- Para	lograr un efectivo control de la aeronave en vuelo por instrumentos es necesario llevar adelante la siguiente técnica







	1	*  1
'		a) Actitud –ajuste de potencia-compensado.
	2	
		b) Potencia según sea necesario –compensado- actitud.
	3	
		c) Compensar –ajustar potencia – actitud
457	S 1	
		é representa la línea roja marcada en el velocímetro?
	1	s represented that mode regularizated on or venedimente.
	'	
		a) La velocidad de maniobra.
	2	
		b) La velocidad máxima de turbulencia.
	3	* 3
		c) La velocidad de nunca exceder.
458	S 1	
100		scenso de temperatura promedio en altura es de
	1	1   1   1   1   1   1   1   1   1   1
1		a) 2,5° F cada 1000 pies.
	2	*   2
		b) 2° C cada 300 metros (1000 pies).
	3	3
		c) 2° C cada 1000 metros.
459	S 1	
		prmentas progresan etapas perfectamente diferenciadas:
	1	1 1 1
	'	
		a) 3 etapas (disipación, madurez y desarrollo).
	2	
		b) 4 etapas (formación, desarrollo, intensificación y disipación).
	3	* 3
		c) 3 etapas (desarrollo, madurez y disipación)
460	S 1	
	60 ¿Cd	omo gira el viento en un anticiclón?
	1	* 1
		a) En el sentido contrario a las agujas del reloj en el hemisferio sur y en sentido contrario en el hemisferio norte.
	2	
'		
		b) En el sentido contrario a las agujas del reloj en el hemisferio norte y en sentido contrario en el hemisferio sur.
	3	b) En el sentido contrario a las agujas del reloj en el hemisferio norte y en sentido contrario en el hemisferio sur.  3
	3	3
	3	
461		3
461	S 1	3 c) En el sentido de las agujas del reloj en ambos hemisferios.
461	S 1 61 Las	3 c) En el sentido de las agujas del reloj en ambos hemisferios.  corrientes convectivas están más activas durante las tardes cálidas de verano, cuando los vientos son:
461	S 1	3 c) En el sentido de las agujas del reloj en ambos hemisferios.  corrientes convectivas están más activas durante las tardes cálidas de verano, cuando los vientos son:  * 1
461	S 1 61 Las	c) En el sentido de las agujas del reloj en ambos hemisferios.  corrientes convectivas están más activas durante las tardes cálidas de verano, cuando los vientos son:  * 1
461	S 1 61 Las	3 c) En el sentido de las agujas del reloj en ambos hemisferios.  corrientes convectivas están más activas durante las tardes cálidas de verano, cuando los vientos son:  * 1 a) leves.  2
461	S 1 61 Las 1	3 c) En el sentido de las agujas del reloj en ambos hemisferios.  corrientes convectivas están más activas durante las tardes cálidas de verano, cuando los vientos son:  * 1
461	S 1 61 Las	3 c) En el sentido de las agujas del reloj en ambos hemisferios.  corrientes convectivas están más activas durante las tardes cálidas de verano, cuando los vientos son:  * 1
461	S 1 61 Las 1	3 c) En el sentido de las agujas del reloj en ambos hemisferios.  corrientes convectivas están más activas durante las tardes cálidas de verano, cuando los vientos son:  * 1
461	S 1 61 Las 1	3 c) En el sentido de las agujas del reloj en ambos hemisferios.  corrientes convectivas están más activas durante las tardes cálidas de verano, cuando los vientos son:  * 1
461	S 1 61 Las 1	3 c) En el sentido de las agujas del reloj en ambos hemisferios.  corrientes convectivas están más activas durante las tardes cálidas de verano, cuando los vientos son:  * 1
	S 1 61 Las 1 2 3	3 c) En el sentido de las agujas del reloj en ambos hemisferios.  corrientes convectivas están más activas durante las tardes cálidas de verano, cuando los vientos son:  * 1
	S 1 61 Las 1 2 3	3 c) En el sentido de las agujas del reloj en ambos hemisferios.  corrientes convectivas están más activas durante las tardes cálidas de verano, cuando los vientos son:  * 1
	S 1 61 Las 1 2 3 S 1 62 ¿Cu	3   c) En el sentido de las agujas del reloj en ambos hemisferios.  corrientes convectivas están más activas durante las tardes cálidas de verano, cuando los vientos son:  * 1   a) leves.  2   b) moderados.  3   c) fuertes.  dál de las siguientes opciones se asocia con la tropopausa?
	S 1 61 Las 1 2 3 S 1 62 ¿Cu	c) En el sentido de las agujas del reloj en ambos hemisferios.  corrientes convectivas están más activas durante las tardes cálidas de verano, cuando los vientos son:  * 1
	S 1 61 Las 1 2 3 S 1 62 ¿Cu 1	3
	S 1 61 Las 1 2 3 S 1 62 ¿Ct 1 2	c) En el sentido de las agujas del reloj en ambos hemisferios.  corrientes convectivas están más activas durante las tardes cálidas de verano, cuando los vientos son:  *   1
	S 1 61 Las 1 2 3 S 1 62 ¿Cu 1	c) En el sentido de las agujas del reloj en ambos hemisferios.  corrientes convectivas están más activas durante las tardes cálidas de verano, cuando los vientos son:  *   1
	S 1 61 Las 1 2 3 S 1 62 ¿Ct 1 2	c) En el sentido de las agujas del reloj en ambos hemisferios.  corrientes convectivas están más activas durante las tardes cálidas de verano, cuando los vientos son:  *   1
462	S 1 61 Las 1  2  3  S 1 62 ¿Cu 1	c) En el sentido de las agujas del reloj en ambos hemisferios.  corrientes convectivas están más activas durante las tardes cálidas de verano, cuando los vientos son:  *   1
	S 1 61 Las 1  2  3  S 1 62 ¿Cu 1  2	c) En el sentido de las agujas del reloj en ambos hemisferios.  corrientes convectivas están más activas durante las tardes cálidas de verano, cuando los vientos son:  *
462	S 1 61 Las 1 2 3 S 1 62 ¿Cu 1 2 3	c) En el sentido de las agujas del reloj en ambos hemisferios.
462	S 1 61 Las 1  2  3  S 1 62 ¿Cu 1  2	c) En el sentido de las agujas del reloj en ambos hemisferios.  corrientes convectivas están más activas durante las tardes cálidas de verano, cuando los vientos son:  *   1
462	S 1 61 Las 1 2 3 S 1 62 ¿Ct 1 2 3 S 1 63 Lat 1	c) En el sentido de las agujas del reloj en ambos hemisferios.
462	S 1 61 Las 1 2 3 S 1 62 ¿Cu 1 2 3	c) En el sentido de las agujas del reloj en ambos hemisferios.  corrientes convectivas están más activas durante las tardes cálidas de verano, cuando los vientos son:  *   1
462	S 1 61 Las 1 2 3 S 1 62 ¿Ct 1 2 3 S 1 63 Lat 1	c) En el sentido de las agujas del reloj en ambos hemisferios.
462	S 1 61 Las 1 2 3 S 1 62 ¿Ct 1 2 3 S 1 63 Lat 1	c) En el sentido de las agujas del reloj en ambos hemisferios.  corrientes convectivas están más activas durante las tardes cálidas de verano, cuando los vientos son:
462	S 1 61 Las 1 2 3 S 1 62 ¿Ct 1 2 3 S 1 63 La t 1 2 2	c) En el sentido de las agujas del reloj en ambos hemisferios.
462	S 1 61 Las 1 2 3 S 1 62 ¿Ct 1 2 3 S 1 63 La t 1 2 2	c) En el sentido de las agujas del reloj en ambos hemisferios.
462	S 1 61 Las 1 2 3 S 1 62 ¿Ct 1 2 3 S 1 63 La t 1 2 2	c) En el sentido de las agujas del reloj en ambos hemisferios.





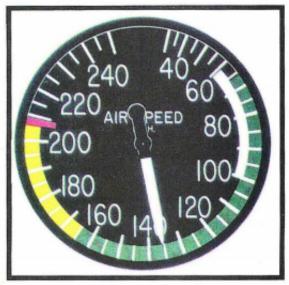
		corriente de chorro (jet stream) y la turbulencia en aire claro (CAT) se pueden algunas veces identificar visualmente en vuelo por la existencia de:
Į	1	a) polvo o bruma a nivel de vuelo.
[	2	* 2
,		b) extensas formaciones de cirrus.
Į	3	c) una temperatura constante del aire externo.
		o) una temperatura constante del alle externo.
465		
	65 Dur 1	rante los meses de verano en las latitudes medias, la corriente de chorro (jet stream) cambia hacia:
L	<u>'</u>	a) el Norte y la velocidad disminuye.
[	2	
[	3	b) el Sur y la velocidad aumenta.
ı		c) el Norte y la velocidad aumenta.
466	S 1	
400		I I I I I I I I I I I I I I I I I I I
į	1	* 1
[	2	a) más débil y más al Norte en el verano.
l		b) más fuerte y más al Norte en el invierno.
[	3	3
		c) más fuerte y más al Norte en el verano.
467		
		ué tipo de corriente de chorro (jet stream) puede producir mayor turbulencia?
l	1	a) Una corriente de chorro asociada a una hondonada de baja presión.
[	2	* 2
[	3	b) Una corriente de chorro curva, asociada con una vaguada profunda de baja presión.
l		c) Una corriente de chorro que se produce durante el verano en las latitudes más bajas.
400		
468		
	1	* 1
ſ	_	a) Noches despejadas y frías con viento calmo o leve.
Į	2	b) Área de aire inestable con transferencia rápida de calor desde la superficie.
[	3	3
		c) Amplias áreas de nubes cúmulos con bases niveladas y suaves a la misma altitud.
469	S 1	
	69 El s	sistema resultante de vientos de un área de baja presión en el hemisferio norte es:
l	'	a) un anticiclón y es causado por aire frío descendente.
[	2	* 2
[	3	b) un ciclón y es causado por la fuerza de Coriolis.
l		c) un anticición y es causado por la fuerza de Coriolis.
470		
470		







# Figura 4. Indicador de velocidad



a) El limite inferior del arco amarillo.  2
a) El límite inferior del arco amarillo.  2
2
b) El límite superior del arco blanco.  3 * 3   c) La línea radial roja.  471 S 1   7 ¿Qué indica el número de octanos de un combustible?  1 * 1   a) calidad antidetonante.  2   2   b) calidad de la mezcla de aire/combustible.  3   3   3   c) ninguna de las respuestas anteriores es correcta.  472 S 1   7 El principio operativo de los carburadores de tipo flotante se encuentra basado en:  1   1   1   a) La regulación automática de aire en el venturi a medida que la aeronave gana altitud.  2 * 2   b) La diferencia entre la presión de aire en la garganta del venturi, lo que causa un incremento en la presión del aire.  c) El incremento de la velocidad del aire en la garganta de un venturi, lo que causa un incremento en la presión del aire.
3 * 3   c) La línea radial roja.  471   S   1
c) La línea radial roja.  471 S 1  7 ¿Qué indica el número de octanos de un combustible?  1 * 1   a) calidad antidetonante.  2   2   b) calidad de la mezcla de aire/combustible.  3   3   c) ninguna de las respuestas anteriores es correcta.  472 S 1   c) ninguna de las respuestas anteriores es correcta.  472 S 1   c) ninguna de las respuestas anteriores es correcta.  475 S 1   c) ninguna de las respuestas anteriores es correcta.  476 S 1   c) ninguna de las respuestas anteriores es correcta.  477 S 1   c) ninguna de las respuestas anteriores es correcta.  478 S 1   c) ninguna de las respuestas anteriores es correcta.  479 S 1   c) ninguna de las respuestas anteriores es correcta.  470 S 1   c) ninguna de las respuestas anteriores es correcta.  470 S 1   c) ninguna de las respuestas anteriores es correcta.  471 S 1   c) ninguna de las respuestas anteriores es correcta.
471 S 1
7 ¿Qué indica el número de octanos de un combustible?  1
7 ¿Qué indica el número de octanos de un combustible?  1
1 * 1   a) calidad antidetonante.  2   2   b) calidad de la mezcla de aire/combustible.  3   3   c) ninguna de las respuestas anteriores es correcta.  472   S   1
a) calidad antidetonante.  2
b) calidad de la mezcla de aire/combustible.  3
b) calidad de la mezcla de aire/combustible.  3
3 3 c) ninguna de las respuestas anteriores es correcta.  472 S 1 7 El principio operativo de los carburadores de tipo flotante se encuentra basado en: 1 1 1 a) La regulación automática de aire en el venturi a medida que la aeronave gana altitud. 2 * 2   b) La diferencia entre la presión de aire en la garganta del venturi y la entrada de aire. 3 3 3   c) El incremento de la velocidad del aire en la garganta de un venturi, lo que causa un incremento en la presión del aire.
c) ninguna de las respuestas anteriores es correcta.  472 S 1  7 El principio operativo de los carburadores de tipo flotante se encuentra basado en:  1 1 1  a) La regulación automática de aire en el venturi a medida que la aeronave gana altitud.  2 * 2  b) La diferencia entre la presión de aire en la garganta del venturi y la entrada de aire.  3 3 3  c) El incremento de la velocidad del aire en la garganta de un venturi, lo que causa un incremento en la presión del aire.
472 S 1  7 El principio operativo de los carburadores de tipo flotante se encuentra basado en:  1
7 El principio operativo de los carburadores de tipo flotante se encuentra basado en:  1
7 El principio operativo de los carburadores de tipo flotante se encuentra basado en:  1
1
a) La regulación automática de aire en el venturi a medida que la aeronave gana altitud.  2 * 2   b) La diferencia entre la presión de aire en la garganta del venturi y la entrada de aire.  3   3   c) El incremento de la velocidad del aire en la garganta de un venturi, lo que causa un incremento en la presión del aire.
2 * 2   b) La diferencia entre la presión de aire en la garganta del venturi y la entrada de aire.  3   3   c) El incremento de la velocidad del aire en la garganta de un venturi, lo que causa un incremento en la presión del aire.
b) La diferencia entre la presión de aire en la garganta del venturi y la entrada de aire.  3
3 3 c) El incremento de la velocidad del aire en la garganta de un venturi, lo que causa un incremento en la presión del aire.
c) El incremento de la velocidad del aire en la garganta de un venturi, lo que causa un incremento en la presión del aire.
473 S 1 1
7 El punto de anticipación para nivelar es:
1 1 1
a) un 20 %del altímetro sobre el variómetro
2 2
b) 100 pies antes de llegar a la altitud deseada
3 * 3
c) Un 10 % del variómetro sobre el altímetro
474 S 1
7 La temperatura estándar a nivel del mar es de:
1 1 1
a) 13° C.
2 * 2
b) 15° C.
3 3 3
c) 15° F.





475	S	1						
	70	¿Со́	mo p	ouede lla	mars	e tan	nbién al a	rea de baja presión?
	1		*	1				
			a) C	iclónica.		1		
	2	_	b) A	2 nticiclón	ioo			
	3	_	b) A	3	ica.			
l			c) N		le las	resp	uestas a	nteriores es correcta.
		L	-,	J				
476	S	1						
			resp	ecto a lo	os pa	trone	s de vier	to que aparecen en las cartas de análisis de superficie, cuando las líneas isobáricas:
	1	_		1				
	2		a) e	stan muy 2	/ cerd	ca un	a de la o	ra, la fuerza de gradiente de presión es ligera y las velocidades del viento son menores.
			h) n		nuv d	cerca	una de l	a otra, la fuerza de gradiente de presión es mayor y las velocidades del viento son mayores.
	3	_	*	3			una ao i	a cha, la laciza de gradiente de proción de mayor y lacivolocidades del viente con mayorios.
			c) e	stán muy	cerc	ca un	a de la o	ra, la fuerza de gradiente de presión es mayor y las velocidades del viento son mayores.
477	S	1				ليسا		
			ál de	las sigu	iente	s afii	rmacione	s es correcta con respecto a un sistema de alta o baja presión?
	1	-	2) [	n ároa d	o altr	nro	sión (rida	e) es un área de aire ascendente.
	2	_	a) C	2	e and	a pre	sion (nug	e) es un alea de alle ascendente.
		_	b) L		e bai	ia pre	sión (tro	igh) es un área de aire descendente.
	3	_	*	3				<del>,</del>
			c) U	n área d	e alta	a pres	sión (ridg	e) es un área de aire descendente.
478	S	1	<u> </u>					
	14	_	ai de	as sigu	llente	es am	rmacione	s es verdadera con respecto a los sistemas de alta o baja presión?
			a) l	n área d	e alta	a pres	sión es u	n área de aire ascendente.
	2		*	2		7 7.0	0.0 00 0	
			b) L	ln área d	e baj	a pre	esión es ι	n área de aire ascendente.
	3			3				
		Ĺ	c) T	anto las	áreas	s de a	alta como	de baja presión se caracterizan por el aire descendente.
479	S	1				I I		
473	_		el he	misferio	sur la	a circ	ulación c	eneral de aire asociada con un área de alta presión es:
	1		*	1		00		silvar ao aro accorda con an aroa do ara processivo.
			a) h	acia afue	era, h	acia	abajo y e	n el sentido contrario a las agujas del reloj.
	2	_		2				
		_	b) h		era, h	acia	arriba y e	en el sentido de las agujas del reloj.
	3		a) b	3	ntro	hoois	a abaia v	on al contido do los aquiso dal ralai
		L	C) 11	acia aue	nilo,	Hacia	а авајо у	en el sentido de las agujas del reloj.
480	S	1						
		¿Cu	ál de	e las sigu	iente	s afii	rmacione	s es verdadera con respecto a la temperatura real del aire y la dispersión térmica del punto de rocío? La
	disp	ersić	n té	rmica:				
	1	_		1	ليا			
1		_	a) d *	ısminuye	al di	ısmin I	uir la hur	nedad relativa.
	2		p) q	isminuve	al in	crem	nentarse l	a humedad relativa.
ı	3	_	<i>5)</i> u	3	, ar III	101011	ionidioe i	u minouu roiumu.
		_	c) s		enta	al inc	rementa	se la humedad relativa.
481	S	1						
			ume		ncorp	ora a	al aire me	diante:
	1	_	a) c	1 uhlimaci	ĺ ón v r	Cond	ensación	
ı	2	_	u, s	2	Jii y (		orioaciUII.	
			b) e		ón y	cond	ensación	
	3		*	3				
		Ţ	c) e	vaporaci	ón y	subli	mación.	
400		ا ۾						
482	S 70 -	1	ó ro	duciría la	octo	hilida	ad do un	masa de aire?
	79 1	_	*	1	เ ยรเล	שוווטנ	au ue una	i iiasa ue aiie:
	<u>'</u>		a) C	alentam	iento	desc	de abajo.	
[	2	_	, ,	2				
			b) E	nfriamie	nto d	esde	abajo.	
	3			3		l		





c) Reducción en el vapor de agua.

483	S	1						
	8 -	: Cuá	il color id	entifi	ica la	velc	ocidad de	pérdida sin potencia con configuración determi

## Figura 4. Indicador de velocidad



	1	1	
		a) El límite su	perior del arco verde.
	2	2	
		b) El límite su	perior del arco blanco.
	3	* 3	
		c) El límite inf	erior del arco verde.
484	S 1		
	8 ¿En	qué condición	meteorológica es probable hablar de una inversión de temperatura?
	1	1 1	
		a) Con nubes	de gran desarrollo vertical sobre una altura de inversión.
	2	2	Ĭ
		b) Buena visil	oilidad en las capas bajas de la atmósfera y pobre visibilidad sobre la zona de inversión.
	3	* 3	
		c) Un increme	ento de la temperatura a medida que aumenta la altitud.
			The state of the s
485	S 1		
		ndo se produce	una desviación del rumbo deseado, el cambio de inclinación lateral en el Horizonte Artificial. debe ser igual a la desviación del
			que no exceda los 30 grados.
	1	* 1	
		a) Verdadero	
	2	2	
		b) Falso	
		27 : 35	
486	S 1		
.00		nietivo fundame	ental por el cual se ajusta la mezcla de combustible y aire en altitud consiste en:
	1	1	For State of Special Activities of Control o
		a) Disminuir la	a cantidad de combustible en la mezcla para compensar el incremento de la densidad del aire.
	2	* 2	Total and the second of the street of the second of the se
		h) Disminuir e	el flujo de combustible para compensar la menor densidad del aire.
	3	3	This de combastible para compensar la menor densidada der ane.
			r la cantidad de combustible en la mezcla para compensar la disminución de la presión y densidad del aire.
		c) incrementa	na cantidad de combustible en la mezcia para compensar la disminución de la presión y densidad der ane.
487	S 1		
+07		ras más haia s	ea la velocidad en su aeronave en vuelo recto y nivelado Ud. Experimentará en su ADI u horizonte artificial lo siguiente:
	1	1 1	Sa la viscolada en sa acronave en vaelo recio y mivelado ou. Experimentara en sa Abri a nonzonte artificial lo siguiente.
			l prizontal comenzara a situarse por debajo del horizonte prefijado
	2	* 2	nizonica comenzara a situarse por debajo dei nonizonice prenjado
		4	







_		B. La barra horizontal comenzara a situarse por encima del horizonte prefijado.						
	3							
		C. La barra horizontal se mantendrá en su posición neutra o de referencia						
488	S 1							
		uál de las siguientes opciones incrementaría la estabilidad de una masa de aire?						
	1	1						
		a) Calentamiento desde abajo.						
	2							
1	3	b) Enfriamiento desde abajo.						
ı		c) Disminución en el vapor de agua.						
489	S 1							
		partir de qué medición de la atmósfera se puede determinar la estabilidad de una masa de aire?						
	1	a) La propién demonférica						
	2	a) La presión atmosférica.						
		b) El gradiente térmico vertical.						
	3	3						
		c) El gradiente térmico vertical adiabático seco.						
490		Luó factor determina la cetruatura e tina de pulha que se ferman como recultado del sira que fermadod						
	82 ¿Q	ué factor determina la estructura o tipo de nubes que se forman, como resultado del aire que es forzado a ascender?						
	_ '	a) El método mediante el cual se eleva el aire.						
	2	* 2						
		b) La estabilidad del aire antes de ocurrir la elevación.						
	3	3						
		c) La humedad relativa del aire tras ocurrir la elevación.						
491	S 1							
751		nubes están divididas en cuatro familias de acuerdo a:						
	1	* 1						
		a) su altura.						
	2							
	_	b) su forma.						
	3	c) su composición.						
492	S 1							
		formación de nubes predominantemente estratiformes o predominantemente cumuliformes depende de:						
	1							
	2	a) la fuente de elevación.						
		b) la estabilidad del aire en proceso de elevación.						
	3	3						
		c) la temperatura del aire en proceso de elevación.						
493								
	_	ue tipo de meteorología se puede esperar si se na pronosticado aire condicionalmente inestable con alto contenido de numedad y temperatura de lie muy alta?						
	1	1 1						
'		a) Fuertes corrientes de aire ascendente y nubes estrato nimbo.						
	2	2						
		b) Visibilidad restringida cerca de la superficie sobre un área extensa.						
	3	*   3						
		c) Fuertes corrientes de aire ascendente y nubes cumulonimbus.						
494	S 1							
	85 Si s	se forman nubes como resultado de aire estable y húmedo que se ve forzado a ascender por la ladera de una montaña, estas nubes serán:						
	1	1 1 1						
		a) del tipo cirrus, sin desarrollo vertical ni turbulencia.						
	2	b) del tipo gúmulo, con decarrello vertical considerable y turbuloncia						
ı	3	b) del tipo cúmulo, con desarrollo vertical considerable y turbulencia.  * 3						
		c) del tipo estratos, con escaso desarrollo vertical y turbulencia escasa o inexistente.						
495	S 1							
	86 ¿Q	ué tipo de condiciones meteorológicas se pueden esperar como resultado de aire inestable y húmedo y temperaturas de superficie muy altas?						
	1							







	a) Neblina y nubes estratos bajas.						
2	2						
	b) Constante precipitación fuerte.						
3	* 3						
	c) Fuertes corrientes de aire ascendente y nubes cumulonimbus.						
100 0 1							
496 S 1							
87 Par	a la formación de nubes estratiformes se deben dar las siguientes condiciones: una acción de elevación y						
	a) aire inestable y seco.						
2	* 2						
	b) una masa de aire estable y húmedo.						
3	3						
	c) aire inestable y húmedo.						
497 S 1							
	ediante qué tipo de nubes se reconocería la turbulencia convectiva?						
1							
	a) Nubes cirrus.						
2	b) Nubes nimbo estratos.						
3	b)   Nulbes						
	c) Nubes cúmulos de desarrollo vertical.						
	,						
498 S 1							
Q; - 88	ué combinación de variables meteorológicas podría originar nubes tipo cumuliformes, buena visibilidad y garúa?						
1	1   1						
	a) aire estable y húmedo, y elevación orográfica.						
2							
	b) aire inestable y húmedo, y elevación orográfica.						
3	c) aire inestable y húmedo, sin ninguna forma de elevación.						
	c) are mestable y frumeuc, sin finiguna forma de elevación.						
499 S 1							
	é sigla representa la velocidad de mejor ángulo de ascenso?						
1	1   1						
	a) VY.						
2	2						
	b) VA.						
3	*   3						
	c) VX.						
500 S 1							
	inte el vuelo nivelado a 9500 pies a nivel medio del mar (MSL), la mezcla de combustible y aire se ajusta en forma adecuada. ¿Qué ocurrirá si se						
	un descenso de 4500 pies a nivel medio del mar (MSL) sin reajustar la mezcla?						
1	* 1						
	a) La mezcla de combustible y aire podría ser excesivamente pobre.						
2							
	b) Habrá más combustible en los cilindros de lo que se necesita para la combustión normal y el combustible excedente absorberá calor y						
	enfriará el motor.						
3	c) La mezcla excesivamente rica creará temperaturas mayores de la cabeza de cilindro y podría causar detonación.						
	o, La mozola encontamente nea ereara temperaturas mayores de la cabeza de cilindro y podria causal deteriación.						
501 S 1							
	umedad relativa puede incrementarse:						
1	* 1						
	a) Por una baja de la temperatura ambiente o por un incremento de la cantidad de humedad en el aire.						
2							
	b) Por la presión.						
3	a) Des increments de viente ner engine de 45 nudes						
	c) Por incremento de viento por encima de 15 nudos.						
502 S 1							
	salir de un viraje en un rumbo deseado, un punto correcto de anticipación en el ángulo de inclinación lateral sería de :						
1	1						
	a) La mitad del ángulo						
2							
	b) El doble del ángulo						
3	* 3						
	c) La tercera parte del ángulo						







	S 1	
	90 ¿Cı	táles son las características del aire estable?
	1	
_		a) Buena visibilidad; precipitación estable; nubes estratos.
L	2	*   2
_		b) Poca visibilidad; precipitación estable; nubes estratos.
L	3	
		c) Poca visibilidad; precipitación intermitente; nubes cúmulos.
504	S 1	
		l I I I I I I I I I I I I I I I I I I I
F	1	and de las signification es de una de las caracteristicas del aire estable :
L	•	a) Nubes estratiformes.
Γ	2	
_		b) Nubes cúmulos, con buen tiempo.
Γ	3	3
_		c) La temperatura desciende rápidamente con la altura.
505	S 1	
-		a masa de aire inestable y húmedo se caracteriza por:
L	1	
г		a) poca visibilidad y aire suave.
L	2	
Г	3	b) nubes cumuliformes y turbonada.
L	3	c) nubes estratiformes y precipitación constante.
		of national systemation constants.
506	S 1	
-		ando una masa de aire es estable, ¿cuál de las siguientes condiciones es más probable que exista?
	1	1   1
_		a) Gran cantidad de nubes de desarrollo vertical y cumulonimbos.
	2	
_		b) Turbulencia moderada a severa en los niveles más bajos.
L	3	* 3
		c) Humo, polvo, bruma, etc., concentrados en los niveles más bajos, lo cual causa poca visibilidad.
507	0 1 4	
	S 1	
H	1	uál de las siguientes opciones es una característica de una masa de aire estable?
L		
		a) Nubes cumuliformes
Γ	2	a) Nubes cumuliformes.
	2	a) Nubes cumuliformes.
	2	a) Nubes cumuliformes.
		a) Nubes cumuliformes.  2   b) Excelente visibilidad.
		a) Nubes cumuliformes.  2
508	3 S 1	a) Nubes cumuliformes.  2   b) Excelente visibilidad.  * 3   c) Visibilidad reducida.
	3 S 1 95 ¿Cu	a) Nubes cumuliformes.  2   b) Excelente visibilidad.  * 3   c) Visibilidad reducida.  c) Visibilidad reducida.  aid de las siguientes opciones es una característica típica de una masa de aire estable?
	3 S 1	a) Nubes cumuliformes.  2
	3 S 1 95 ¿Cu	a) Nubes cumuliformes.  2
	3 S 1 95 ¿Cu	a) Nubes cumuliformes.  2
	3 S 1 95 ¿Cu 1	a) Nubes cumuliformes.  2   b) Excelente visibilidad.  * 3   c) Visibilidad reducida.  2   d)   de las siguientes opciones es una característica típica de una masa de aire estable?  1   a) Nubes cumuliformes.  2   b) Chubascos.
	3 S 1 95 ¿Cu	a) Nubes cumuliformes.  2   b) Excelente visibilidad.  * 3   c) Visibilidad reducida.  2   de las siguientes opciones es una característica típica de una masa de aire estable?  1   a) Nubes cumuliformes.  2   b) Chubascos.  * 3   de las siguientes opciones es una característica típica de una masa de aire estable?
	3 S 1 95 ¿Cu 1	a) Nubes cumuliformes.  2   b) Excelente visibilidad.  * 3   c) Visibilidad reducida.  2   d)   de las siguientes opciones es una característica típica de una masa de aire estable?  1   a) Nubes cumuliformes.  2   b) Chubascos.
	3 S 1 95 ¿Cu 1	a) Nubes cumuliformes.  2   b) Excelente visibilidad.  * 3   c) Visibilidad reducida.  2   de las siguientes opciones es una característica típica de una masa de aire estable?  1   a) Nubes cumuliformes.  2   b) Chubascos.  * 3   de las siguientes opciones es una característica típica de una masa de aire estable?
509	3 S 1 95 ¿Cu 1 2 3	a) Nubes cumuliformes.  2   b) Excelente visibilidad.  * 3   c) Visibilidad reducida.  2   de las siguientes opciones es una característica típica de una masa de aire estable?  1   a) Nubes cumuliformes.  2   b) Chubascos.  * 3   de las siguientes opciones es una característica típica de una masa de aire estable?
509	3 S 1 95 ¿Cu 1 2 3	a) Nubes cumuliformes.  2   b) Excelente visibilidad.  * 3   c) Visibilidad reducida.  Lál de las siguientes opciones es una característica típica de una masa de aire estable?  1   a) Nubes cumuliformes.  2   b) Chubascos.  * 3   c) Precipitación constante.
509	3 S   1 95 ¿Ct 1 2 3 S   1 97 ¿Ct	a) Nubes cumuliformes.  2   b) Excelente visibilidad.  * 3   c) Visibilidad reducida.  Lál de las siguientes opciones es una característica típica de una masa de aire estable?  1   a) Nubes cumuliformes.  2   b) Chubascos.  * 3   c) Precipitación constante.
509	3 S 1 95 ¿Cu 1 2 3 S 1 97 ¿Cu	a) Nubes cumuliformes.    2       b) Excelente visibilidad.   3       c) Visibilidad reducida.    1       a) Nubes cumuliformes.    2       b) Chubascos.   3       c) Precipitación constante.
509	3  S   1 95 ¿Cu 1  2  3  S   1 97 ¿Cu 1	a) Nubes cumuliformes.    2       b) Excelente visibilidad.   3       c) Visibilidad reducida.    1       a) Nubes cumuliformes.    2       b) Chubascos.   3       c) Precipitación constante.    ono proceden las masas de aire en el frente frío?   1       a) La masa cálida ataca a la fría entrando por debajo en forma de cuña.   2       b) La masa cálida ataca a la fría ascendiendo sobre la misma.
509	3 S   1 95 ¿Ct 1 2 3 S   1 97 ¿Ct	a) Nubes cumuliformes.    2       b) Excelente visibilidad.  *   3       c) Visibilidad reducida.    1       a) Nubes cumuliformes.    2       b) Chubascos.  *   3       c) Precipitación constante.    on proceden las masas de aire en el frente frío?    1       a) La masa cálida ataca a la fría entrando por debajo en forma de cuña.    2       b) La masa cálida ataca a la fría ascendiendo sobre la misma.  *   3       a) La masa cálida ataca a la fría ascendiendo sobre la misma.
509	3  S   1 95 ¿Cu 1  2  3  S   1 97 ¿Cu 1	a) Nubes cumuliformes.    2       b) Excelente visibilidad.   3       c) Visibilidad reducida.    1       a) Nubes cumuliformes.    2       b) Chubascos.   3       c) Precipitación constante.    ono proceden las masas de aire en el frente frío?   1       a) La masa cálida ataca a la fría entrando por debajo en forma de cuña.   2       b) La masa cálida ataca a la fría ascendiendo sobre la misma.
509	3 S   1 95¿Cu 1 2 3 S   1 97¿Cu 1	a) Nubes cumuliformes.    2       b) Excelente visibilidad.  *   3       c) Visibilidad reducida.    1       a) Nubes cumuliformes.    2       b) Chubascos.  *   3       c) Precipitación constante.    on proceden las masas de aire en el frente frío?    1       a) La masa cálida ataca a la fría entrando por debajo en forma de cuña.    2       b) La masa cálida ataca a la fría ascendiendo sobre la misma.  *   3       a) La masa cálida ataca a la fría ascendiendo sobre la misma.
509	3 S   1 95 ¿Cu 1 2 3 S   1 97 ¿Cu 1 2 3	a) Nubes cumuliformes.    2
509	3 S   1 95¿Cu 1 2 3 S   1 97¿Cu 1 2 3	a) Nubes cumuliformes.    2       b) Excelente visibilidad.  *   3       c) Visibilidad reducida.    1       a) Nubes cumuliformes.    2       b) Chubascos.  *   3       c) Precipitación constante.    on proceden las masas de aire en el frente frío?    1       a) La masa cálida ataca a la fría entrando por debajo en forma de cuña.    2       b) La masa cálida ataca a la fría ascendiendo sobre la misma.  *   3       a) La masa cálida ataca a la fría ascendiendo sobre la misma.
509	3 S   1 95 ¿Cu 1 2 3 S   1 97 ¿Cu 1 2 3	a) Nubes cumuliformes.  2
509	3 S   1 95¿Cu 1 2 3 S   1 97¿Cu 1 2 3	a) Nubes cumuliformes.    2
509	3  S   1  95 ¿Ct  1  2  3  S   1  97 ¿Ct  1  2  3  S   1  98 ¿Ct  1	a) Nubes cumuliformes.  2     b) Excelente visibilidad.  * 3     c) Visibilidad reducida.  2     iii de las siguientes opciones es una característica típica de una masa de aire estable?  1     3) Nubes cumuliformes.  2     b) Chubascos.  * 3     c) Precipitación constante.
509	3  S   1  95 ¿Ct  1  2  3  S   1  97 ¿Ct  1  2  3  S   1  98 ¿Ct  1	a) Nubes cumuliformes.  2   b) Excelente visibilidad.  * 3   c) Visibilidad reducida.





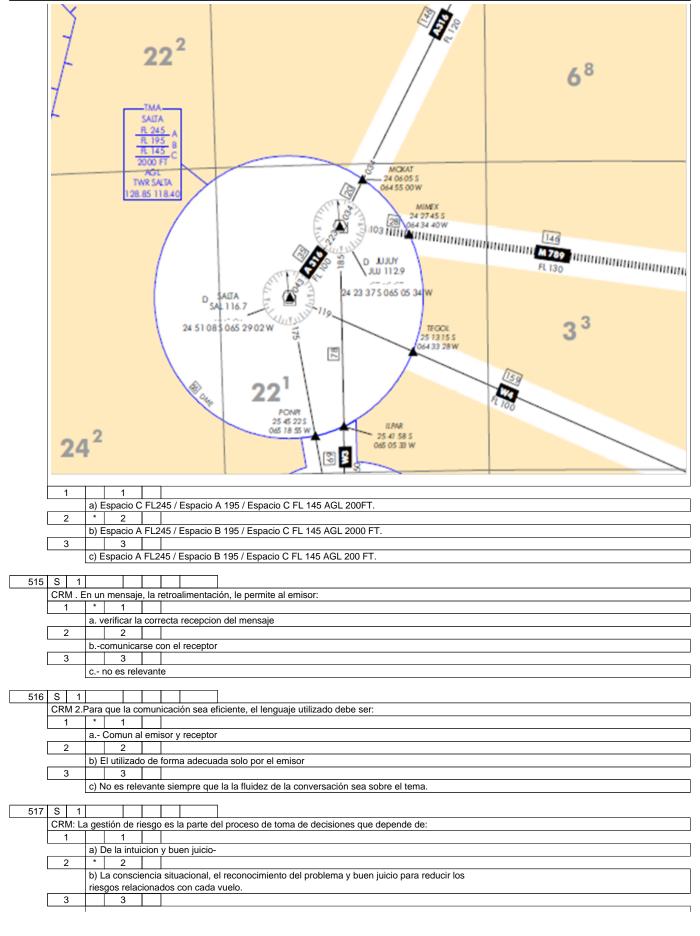
511	S	1				
		as co	ndiciones	nece	sarias para la	formación de nubes cumulonimbus son una acción de elevación y:
	1	١,	1	<u> </u>		
	2	(a)	aire inest	able y	/ seco.	
		b)	aire estat	ole y l	l númedo.	
	3	*	3	Ĺ		
		c)	aire inest	able y	/ húmedo.	
512	S	1		1		1
312			enomina c	l leriva	?	
	1	*				
		a)	Diferencia	a entr	e el rumbo y la	a ruta por acción del viento.
	2	-	1			
	3	(d	Diferencia 2	a ang	ular entre el n	norte geográfico y el magnético.
		c)		a ang	ular entre el no	orte magnético y el norte de la brújula.
						,
513		1				
	Carto	graf	Para alca	nzar	el nivel minimo	o de aerovia de la A316 a 55 Millas del VOR SAL. en 116.7 se debera:
	7					
	$\dashv$				2	<b>\$1</b> 2"
				2	2 <sup>2</sup>	
				4	_	68
	$\int$					
	7					
	4			SAIT/		
			١.	R. 24	5 A	
				R. 19	5 B	
			1 7	2000	FTC	N war
			Т	- AGI WR SA	ITA V	24 06 05 S
				.85 1		064 55 00 W
						MIMEX 24 2745 5
						1280 04404 4044
					/	
						FL 130
						SAITA F 24 23 37 5 065 05 34 W
					D SA	116.7
					24 51 00	\$ 065 29 02 W TEGOL 2 3
				1	24 51 00	75 (25 13 15 5
					\	06433 28W
					(A)	201
					Other Contraction of the Contrac	
						PONE
			)			065 18 55 W 1LPAR 25 41 58 S
	2	4'				065 05 33 W
	1		1			
						del VOR Sal.en FL 100 o superior, ingresar por el R243 VOR Jujuy en 112.9, Bloqueo y Alejamiento por el R043
	2	ha *	sta el pur 2	to M	JKA I	
				oor el	Radial R043 (	del VOR Sal.en FL 100 o superior, ingresar por el R223 VOR Jujuy en 112.9, Bloqueo y Alejamiento por el R034
			sta el pur			22
	3		3			
						del VOR Sal.en FL 2000 AGL ,ingresar por el R223 VOR Jujuy en 112.9, Bloqueo y Alejamiento por el R034
		ha	sta el pur	ito MI	MEX.	
514	S	1				]
<u> </u>			I TMA Sa	lta se	clasifica en s	u espacio hasta el FL ( nivel de vuelo ).



### Dirección Nacional de Seguridad Operacional

Dirección de Licencias al Personal Azopardo 1405 Capital Federal









		c) De lo sistemático del análisis.
518	S 1	
310		de las siguientes definiciones corresponde al término Radio de Acción?
	1	* 1
		a) Mayor distancia que una aeronave puede alejarse de un aeropuerto, volar sobre una ruta determinada y regresar al aeropuerto de partida
[	2	con su reserva de combustible deseada intacta.
L		b) Punto desde el cual se necesita el mismo tiempo para alcanzar dos aeródromos definidos.
[	3	3
		c) Máximo tiempo que un avión puede mantenerse en vuelo.
519	S 1	
	Cuando	en Navegación Aérea nos referimos al término Rumbo, es:
Į	1	a) Travastaria da una caranque cobra el tarrono
[	2	a) Trayectoria de una aeronave sobre el terreno.  * 2
		b) Dirección del eje longitudinal del avión medido con respecto a una referencia cualquiera.
l	3	
		c) Angulo que forma la aguja magnética con el plano horizontal.
520	S 1	
		un operador descubre que las etiquetas colocadas en los bultos se han extraviado, des-prendido o son ilegibles, tiene que reemplazarlas de
	conform 1	idad con la información facilitada en la Declaración del Expedidor.    *   1
l		a) Verdadero.
[	2	2
		b) Falso.
521	S 1	
		le los códigos de respuesta que se pueden introducir en el respondedor, se encuentran tres parti-cularmente importantes ¿Cuál indica una falla
		inicaciones?.
Į	1	a) 2000.
[	2	2
		b) 7500.
Į	3	*   3
		0) 1000.
522		
		andante del avión no necesita ser informado de ningún detalle en caso de transportar una silla de ruedas con una batería instalada o la batería la de la misma.
-	1	1
		a) Verdadero.
Į	2	*   2
		b) Falso
523	S 1	
		olador le informa el QNH de la siguiente manera: "Québec, November Hotel uno mil quince"
Į	1	a) Es correcto.
[	2	2
,		b) Es incorrecto porque no es necesario deletrear con el alfabeto aeronáutico.
l	3	
		c) Es incorrecto por no pronunciar los números por separado
524	S 1	
		olador le informa la altura de la base de las nubes de la siguiente manera: "Cinco octavos de Stratus a trescientos pies"
Į	1	a) Es correcto.
[	2	2
,		b) Es incorrecto.
Į	3	
		c) Es incorrecto por no pronunciar los números por separado
525		
		o de un compás magnético es el ángulo formado entre el norte magnético y el norte marcado por la brújula. Si la brújula no tiene error, su norte
}	coincidir 1	á con el norte magnético y por lo tanto el desvío será de 0º.    *   1
l	•	a) Verdadero.
[	2	2







		b) Falso.						
526	S 1							
320		mento de la Prevención de Accidentes es:						
	1	1 1						
		a) Todo accidente es una cadena de errores.						
	2	b) Todo accidente ocurre hay que investigar por que.						
	3	* 3						
		c) Todo accidente puede ser evitado.						
527	S 1							
321		rinda información de alineación con el eje de pista y senda de planeo durante una aproximación. ¿De que manera se genera la señal transmitida						
	por el Ll	Z y el GS?.						
	1	a) La impresión de des modulosiones independientes de 20 Hz en una transmisión de V/I/F						
	2	a) La impresión de dos modulaciones independientes de 30 Hz en una transmisión de VHF.						
		b) El solapamiento de dos señales de 90 y 150 Hz, respectivamente.						
	3	3						
		c) La utilización de las microondas en la banda de 5000 MHz.						
528	S 1							
		vo de la Prevención de Accidentes es:						
	1	a) Detectar las acciones.						
	2	* 2						
,		b) Evitar o Minimizar los riesgos.						
	3	c) Maximizar la seguridad.						
		c) Maximizar la Segundad.						
529								
		dor esta obligado a notificar a la Autoridad competente los accidentes o incidentes imputables al transporte de Mercancías Peligrosas.						
	1	a) Verdadero.						
	2	2						
		b) Falso.						
530	S 1							
		de prioridad para la transmisión de mensajes en la red de telecomunicaciones fijas aeronáuticas será el siguiente:						
	1							
	2	a) Socorro – Urgencia y Meteorológicos – Seguridad de Vuelo y AIS.						
		b) Socorro – Urgencia y Seguridad de Vuelo – Meteorológicos y AIS.						
	3	3						
		c) No existe orden de prioridad definido						
531	S 1							
		r Ejecutivo de la Rep. Argentina, le asigna la responsabilidad de crear un Servicio de Búsqueda y Salvamento Aeronáutico a la F.A.A., por medio						
	de que?							
	1	a) de una Ley.						
	2	2						
1	3	b) de una Disposición.						
		c) de un Decreto.						
532	_							
	1 princi	pio de funcionamiento del VOR se basa en:						
		a) La recepción de dos modulaciones (fase de referencia y fase variable.						
	2							
	3	b) La diferencia de fase de dos modulaciones, medidas en grados, respecto al Norte magnético.						
		c) La utilización del principio interrogador / respondedor						
533		tor del ADF trabaja en las bandas de radiofrecuencias de LF y MF. ¿Cuál es el rango de opera-ción de este equipo de navegación?						
	1 1	tor del ADF trabaja en las bandas de radiofrecuencias de LF y MF. ¿Cual es el rango de opera-ción de este equipo de navegación?						
		a) 30 a 189 KHz.						
	2	2   b) 4750 c 2000 KHz						
		b) 1750 a 3000 KHz.						







				LEIU POCAK
	3	* 3		
		c) 190 a 175	O KE	7
		0) 130 4 173	O IXII	<u>-</u>
504		1	т —	
534		<u> </u>		
	El servi		al de	telecomunicaciones aeronáuticas se dividirá en partes: Fijo, Móvil y Radio-navegación
	1	1		
		a) Verdadero	٥.	
	2	* 2		
		b) Falso.		
535	S 1			
		na de navera	ción	GPS, puede ser degradando intencionalmente en su exactitud.
	1	* 1	T	or o, puede ser degradando intencionalmente en su exactitud.
			<u> </u>	
		a) Verdadero	). —	
	2	2		
		b) Falso.		
536	S 1			
	El trans	porte de anim	ales	rivos con líquidos criogénicos o hielo seco es compatible dentro de la misma bodega siempre y cuando:
	1	* 1		
		a) Se respet	e la c	istancia mínima de seguridad.
	2	2		
			nnati	ole en la misma bodega.
		3	Траш	ile en la misma bouega.
	3		<u> </u>	
		c) Se debe p	reve	amarrar los animales vivos.
537				
	En caso	de una emer	genc	a en vuelo que involucre mercancías peligrosas, debe:
	1	1		
		a) Seguir los	proc	edimientos de emergencia habituales de la aeronave.
	2	2		
		b) Tratar de	aterri	zar lo antes posible.
	3	* 3		
		c) a y b son	corre	ctos.
		, ,		
538	S 1			
		so de una na	vega	ión electrónica el cálculo de posición se basa en datos obtenidos a partir de ondas electromagnéticas radiadas desde tierra,
				o conocer la posición previa de la aeronave.
	1	* 1		
		a) Verdadero		
1	2	2	Ϊ	
		b) Falso.		
		.,		
539	S 1		Ι .	
000		spondedor de	יפווח	tra aeronave se puede introducir un código compuesto de cuatro números ¿Cuál de los siguientes códigos se utiliza cuando
			Huck	
		s una falla da		nionaianaa?
		s una falla de		nicaciones?.
	1	1		nicaciones?.
		a) 2000.		nicaciones?.
[	2	a) 2000.		nicaciones?.
[	2	a) 2000. 2 b) 7500.		nicaciones?.
		1 a) 2000. 2 b) 7500. * 3		nicaciones?.
	2	a) 2000. 2 b) 7500.		nicaciones?.
	3	1 a) 2000. 2 b) 7500. * 3		nicaciones?.
540	3 S 1	1 a) 2000. 2 b) 7500. * 3 c) 7600.	comu	
540	3 S 1	1 a) 2000. 2 b) 7500. * 3 c) 7600.	comu	nicaciones?.  dicador de giros y ladeos nos indica que la aeronave se encuentra en:
540	3 S 1	1 a) 2000. 2 b) 7500. * 3 c) 7600.	comu	
540	3 S 1	1 a) 2000. 2 b) 7500. * 3 c) 7600.	comu	
540	3 S 1	1 a) 2000. 2 b) 7500. * 3 c) 7600.	comu	
540	3 S 1	1 a) 2000. 2 b) 7500. * 3 c) 7600.	comu	
540	3 S 1	1 a) 2000. 2 b) 7500. * 3 c) 7600.	comu	
540	3 S 1	1 a) 2000. 2 b) 7500. * 3 c) 7600.	comu	
540	3 S 1	1 a) 2000. 2 b) 7500. * 3 c) 7600.	comu	
540	3 S 1	1 a) 2000. 2 b) 7500. * 3 c) 7600.	comu	
540	3 S 1	1 a) 2000. 2 b) 7500. * 3 c) 7600.	comu	
540	3 S 1	1 a) 2000. 2 b) 7500. * 3 c) 7600.	comu	
540	3 S 1	1 a) 2000. 2 b) 7500. * 3 c) 7600.	comu	
540	3 S 1	1 a) 2000. 2 b) 7500. * 3 c) 7600.	comu	
540	3 S 1	1 a) 2000. 2 b) 7500. * 3 c) 7600.	comu	
540	3 S 1	1 a) 2000. 2 b) 7500. * 3 c) 7600.	comu	
540	3 S 1	1 a) 2000. 2 b) 7500. * 3 c) 7600.	comu	
540	3 S 1	1 a) 2000. 2 b) 7500. * 3 c) 7600.	comu	



Dirección de Licencias al Personal Azopardo 1405 Capital Federal









Dirección de Licencias al Personal Azopardo 1405 Capital Federal



	2		*	2		
l					mán	uina – medio ambiente.
	3		5) 11	3	IIIaq	and mode amounts.
	Ū		c) Ho		salu	d – investigación.
		L	-,			g
546	S	1				
	En to	odos	los	asos, la	s co	nunicaciones con las estaciones terrestres debe realizarse en el idioma propio del piloto:
	1			1		
				erdader	ο.	
	2	_	*	2		
		Į	b) Fa	also.		
E 47		4			1	
547	S	1		osián s	fo otru	
	1	na r	laveg	acion e	lectua	ada por el método a la estima, la posición de la aeronave se determina por referencia del instrumental de abordo
			a) \/	erdader		
	2		*	2	j.	
		_	b) Fa			
		L	-,			
548	S	1				
	Enu	na t	ripula	cion, el	lidera	azgo
	1			1		
					utiliza	ado solo por el comandante
	2		*	2		
			bD		un u	tilizado por todos los miembros de la tripulacion, para manejar correctamente las situaciones.
	3			3	4	
		L	c n	o es rele	evant	3
549	S	1			l	
343			fami	lias de i	nedio	camentos que a continuación se nombran, ¿cuáles son las que presentan efectos secundarios incompatibles con el vuelo?
	1	1	*	1	I	aminimo que a communación de mension, podemes den mas que procesiman enconer comunación mesmiganes den en recie
			A. Aı		cos, a	antihistaminicos.
	2	-		2		
			B. Aı	ntibiótic	os.	
	3			3		
		Į	C. A	nti-inflar	nator	ios, salicílicos (aspirina)
550		_				
550	S	1	nai á n	dal ava		
	reali			dei exp	ealac	or confeccionar la declaración del contenido de las mercancías peligrosas siendo el responsable de la veracidad de los envíos
	1	Zauc	*	1	I	
				erdader	) )	
	2		u, 1	2	j.	
		_	b) Fa	also		
		L				
551	S	1				
						ir una licencia deberá:
						erá sometido a un examen teórico de conocimientos conforme al curso que
						Libro de Vuelo actualizado y la certificación por el Instructor de Vuelo actuante que tiene la experiencia requerida por estas
	regu 1		*	oara tal	exan	lett.
ı	- 1		3) \/	erdader		
1	2		u) V	2	Ī	
		_	b) Fa			
		L	.,			
552	S	1				
	f.ch.	14 E	n los	proced	mien	tos generales el examen de vuelo consistirá en:
	1		*	1		
				-		e las maniobras especificadas en el área de operaciones requeridas por la licencia, certificado de competencia o habilitación.
			Dem		omin	io y seguridad en la ejecución de las maniobras a realizar.
	2	_		. 2	<u> </u>	
			•	•	ion d	e las maniobras generales por la licencia, Sin necesidad de demostrar dominio y seguridad en la ejecución de las maniobras a
	^	-	reali	zar. 3		
	3		c)To		COR	sistirá en la demostración ante el instructor de la escuela de la habilidad en la ejecución de las maniobras y procedimientos
						esta licencia, certificado de competencia o habilitación
		L	Joidi		Puic	and morrows, commended to compositions o madinication
553	S	1				
	_		2 Pa	colución	. A NI A	LON° 996/2013 la cual modifica la Sección 61.39 (b). Subparte A de la Parte 61 de las Regulaciones Argentinas de Aviación

f.ch.14 La Resolución ANAC N° 996/2013 la cual modifica la Sección 61.39 (b), Subparte A de la Parte 61 de las Regulaciones Argentinas de Aviación Civil (RACC), agregándose como uno de los requisitos para el examen de vuelo, lo siguiente: En caso de tratarse del solicitante de un certificado de Idoneidad Aeronáutica cuyos requisitos para la obtención requiera de experiencia en vuelo solo, deberá completar la misma mediante TRES (3)





	despegues y TRES (3) aterrizajes como único ocupante de la aeronave, en presencia del Inspector asignado para su examen.							
	1	*						
	2	a) Verdadero						
		b) Falso						
554	S 1 F ch 14	Ningún alumno piloto podrá volar solo en una aeronave, a menos que entrelos requerimientos haya cumplido:						
	1							
		a) Haya cumplido satisfactoriamente con las exigencias de conocimientos teóricos Aeronáuticos,						
	2	* 2   b) Adquirido conocimientos teóricos Aeronáuticos mediante un examen escrito y de manera satisfactoria ante su instructor de vuelo sus						
		conocimientos relacionados con las condiciones, requerimientos y limitaciones establecidas en la Parte 61 de las RAAC para la licencia que						
		desea obtener.						
	3	a) Nieguna progrupto og correcto						
		c) Ninguna pregunta es correcta						
555	S 1							
		Para todas las categorías de aeronaves: Todo alumno piloto deberá haber recibido instrucción previo al vuelo solo, entre otros, por lo menos						
	sobre:							
		a) Legislacion y documentacion						
	2							
	3	b) Ninguna opción es correcta  * 3						
		c) Preparación previa al vuelo; Procedimientos previos al vuelo; Operaciones en el aeródromo;pérdidas;Procedimientos post-vuelo.						
556								
		Las certificaciones de la horas de vuelo deberán ser realizadas conforme al siguiente detalle En aquellos lugares que no se encuentre presente dad aeronáutica la actividad de vuelo deberá ser certificada:						
	1	* 1						
		a) Al regreso del vuelo por la autoridad aeronáutica del aeropuerto o aeródromo de salida						
		(presentado los libros historiales de planeador y motor de la aeronave utilizada, con los datos completos en su totalidad y sin comillas, donde esté registrado el vuelo, para la comprobación y posterior certificación).						
	2	2						
		b) Al regreso del vuelo por la autoridad aeronáutica del aeropuerto o aeródromo de salida con el plan de vuelo como documento probatorio.						
	3	3     c) En el aeródromo de salida(donde esté registrado el vuelo, para la comprobación y posterior certificación) para ser aprobado por el jefe de						
		Aeropuerto.						
557	S 1	ed debe realizar un vuelo entre el punto A y el Punto B, por lo tanto sitúa los mismos en una carta visual, traza su ruta sobre la misma y						
		na el rumbo geográfico 295º (TH = 295º). Si la declinación publicada en la carta es 15º W ¿cuál será el rumbo magnético ó MH?.						
	1	*						
	2	c) 310°.						
		a) 280°.						
	3							
		b) 305°.						
558	S 1							
		dicador de Temperatura de Cabeza de Cilindros (CHT) indica la temperatura del motor, que es medida en (dependiendo del tipo de motor):						
	1							
	2	d) El cilindro más caliente (lineal) o el más crítico (estrella).						
		a) El cilindro más cercano a las tomas de refrigeración (lineal) ó en los inferiores (estrella).						
	3							
		b) El cilindro más próximo al indicador (cualquier tipo de motor).						
559	S 1							
	FTP-2 U	n aeropuerto de alternativa de despegue es requerido cuando:						
	1	a) quando los condiciones están por debajo de los mínimos establecidos para el sterritorio del caracteris de despersos						
	2	c) cuando las condiciones están por debajo de los mínimos establecidos para el aterrizaje del aeropuerto de despegue.						
		a) cuando el pronostico de destino se encuentra en condiciones marginales.						
	3							
		b) cuando el tiempo pronosticado para el aterrizaje se encuentra por debajo o sobre los minimos establecidos.						
560	S 1							
	Instru V:	La lectura del instrumento indica						

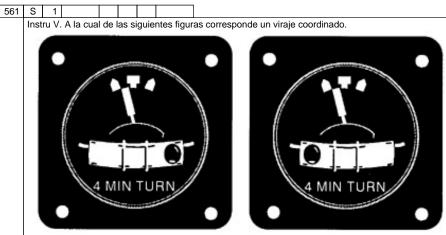


Dirección de Licencias al Personal Azopardo 1405 Capital Federal





1		1							
	a) Presion y Temperatura dentro del parametro normal.								
2	*	2							
	b) a	lta temp	eratu	ra y baja presión					
3		3							
	c) Alta presión y temperatura normal								





3

1		1										
	a) 1											
2		2										
	b) 2	b) 2										
3	*	3										
	c) 3	;) 3										

Instru. v: En vuelo la Lectura del instrumento esta indicando que:

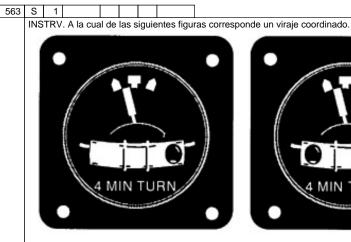


Dirección de Licencias al Personal Azopardo 1405 Capital Federal





1	*	1								
	a) Baja presion de aceite y alta temperatura en relacion. lo cual indica una falla en la planta motriz									
2		2								
	b) B	aja presi	on d	e temperatura y alta temperatura de aceite en relacion. lo cual indica una falla en la planta motriz						
3		3								
	c) Presion de aceite y temperatura normal en relacion									







3

1		1										
	a) 1											
2		2										
	b) 2											
3	*	3										
	c) 3	c) 3										

La accio	iii iui	luamenta	ıı ue	la prevención de accidentes es detectar los peligros potenciales.					
1	*	1							
	a) Verdadero.								
2		2							
	b) Falso.								







565	S ·	1				
			ía de un a	vión	se mide en:	
	1		1			
		a)	Unidades	de p	eso de com	oustible.
[	2		2			
r				de v	olumen de c	ombustible y Distancia.
Į	3	*	3			
		c)	Tiempo d	e vue	elo	
EGG	0 /	4				٦
566		1   sofía (	de la prev	enciá	n presenta	_l ciertos aspectos:
	1	Solia (	le la prev	encic	n presenta	ierios aspecios.
l	•	a)	Aspecto N	/loral		
	2	1	1			
		b) .	Aspecto N	/later	ial.	
[	3	*	2			
		c) /	Ambas sc	n cor	rrectas	
		. 1				7
567	S			<u> </u>	<u> </u>	
-		uenc		ervic	io de rodaje T	en los aeródromos puede estar comprendida entre:
l	1	3)	1 118 a 121	4 M	 H7	
1	2	(a)	2	,4 101	1 12.	
ı		b)	121,6 a 1	21.97	75 MHz.	
	3	1	3			
,		c)	136 a 143	MHz	Z.	
						_
568		1				
		nada,	1	je y lo	os tráficos d	e socorro están precedidos de la señal:.
Į	1	-\	1			
[	2	(a)	PAN PAN 2		1	
l		b)	PAN PAN	MEL	DICAL	
[	3	*	3	I		
		c) l	MAY DAY			
						_
569	S					
		venci		ident	es en el trab	ajo aéreo se realizará:
l	1	0)	1 En alguna	do 6	un optividos	00
ſ	2	(a)	2	ues	sus actividad	<del>55</del> .
l		b)	En forma	selec	tiva.	
[	3	*	3			
		c)	En la tota	idad	de sus activ	dades
	_	. 1				7
570		1				
	La Rep	o. Arg	entina se	encu	ientra dividio	a en 5 Regiones de Informaciones de Vuelo (FIR) que coinciden con los Región de Búsqueda y Salvamento ellas un Centro Coordinador Rescate (RCC), cuales son?
ł	(SKK)	, ias C	1	CCII	caua una 06	elias un oetho ooutuliauoi nescate (noo), cuales som:
l	- '	a)	CBA - SA	L - S	I IS - MBI - Cl	RV
[	2	1	2	. J		
ı		b)	DOZ - CR	V - S	SIS - BAR - E	ZE
[	3	*	3			
		c)	EZE - CB	4 - D	OZ - SIS - C	RV
		. 1				7
571	_	1	d 0 6 4 0 0 0		to on roduci	los riesgos a un mínimo a través de las medidas necesarias para identificar falencias en los procesos
						tos nesgos a un minimo a traves de las medidas necesarias para identificar falencias en los procesos internamiento que pudieran afectar la operación de las aeronaves:
-	1	*	1	antei	liiriierito y ei	ineriamiento que pudieran arectar la operación de las aeronaves.
l	•	a)	Verdader	).		
[	2	T '	2			
		b)	Falso.			
572		1 .				
		na de		mer	ntales y físic I	as a que nos someten cada una de las circunstancias de nuestra vida, se define como:
l	1	27	1 fatiga			
1	2	(a)	atiga 2			
Į			estrés	ı	I	
[	3	1	3			
·		c) :	angustia		·	







573	S	1							
	Las	suste	ntac	ión y	la re	esiste	encia	al avan	De:
	1			1					
			a) [	ecreo	cen	en p	ropo	rción al d	uadrado del aumento de la velocidad.
	2	2		2					
			b) N			n re	lació	n en su i	ncremento con respecto al de la velocidad.
	3	3	^ <u> </u>	3				án al aus	drado de la velocidad.
		l	C) C	recei	I CII	pio	porci	on al cua	urauo de la verocidad.
574	S	1							
		/eloc	idad	de m	anio	obras	s de i	una aero	nave es aquella a la que:
	1		*	1					
			a) S		_	n mo	ver l	os coma	ndos de profundidad y alabeo en todo su recorrido sin comprometer estructuralmente la aeronave.
	2	2		2		,		1	
1	3	,	יו (מ	10 se 3		eria	exce	aer en n	ingún caso.
		,	c) C			s el	L L/D r	náximo.	
		l	0, 0	btorit	,,,,,	0 01		пахітіс.	
575	S	1							
	Las	fase	s fue	eron c	rea	das	para	clasifica	los incidentes y determinar las medidas que hay que tomar en cada uno en particular :
	1		*	1					
	_		a) \	erda	derc	)			
	2	2	L\ [	2					
		l	u) F	also					
576	S	1							
			uetas	de ri	esg	o de	las r	nercanc	as peligrosas pueden estar ausentes si figura en la decla-ración del expedidor el contenido del envío.
	1			1	Ū				
			a) \	'erda	derc	).			
	2	2	*	2					
			b) F	also.					
577	S	1							
311		- 1	cano	ías P	elia	rosas	s deb	en ser id	l lentificadas mediante etiquetas de riesgo y de manipulación.
	1		*	1	og.	- COU	1	7011 001 10	ominocado mediante enqueras de neego y de manipulación
'			a) \	'erda	derc	).			
	2	2		2					
			b) F	also.					
570	0	-							1
578	S	1	etra	nara	dia	anó	etico	serán d	l asificadas como una mercancía peligrosa del tipo:
	1		Sua	1	uic	igno.	31100	Scrair Ci	asinicadas como una mercancia pengrosa del tipo.
			a) S	Sustar	ncia	s tóx	icas.		
	2	2	*	2					
			b) S	Sustar	ncia	s infe	eccio	sas.	
	3	3		3					
			c) N	liscel	ane	as.			
579	S	1		П					1
5,5			nas	/ mét	odo:	s rec	ome	ndados (	l lel Anexo 18 se aplicarán a todos los vuelos internacionales realizados con aeronaves civiles.
	1		*	1			L		
			a) \	'erda	derc	).			
	2	2		2					
			b) F	also.					
580	0	1							
560	S		as di	Rad	in s	on II	n tinc	de ond	l as electromagnéticas, lo cual confiere tres ventajas importantes: No es necesario un medio físico para su
									jue la de la luz y los ob-jetos que a la vista resultan opacos son transparentes a las ondas electromagnéticas
	1		*	1			T		,, ,, ,,,,,,,,,
			a) \	'erda	derc	).			
	2	2		2					
			b) F	also.					
E04	0	4							1
581	S	: FI c	ódia	0.201	oné	utico	\	V 17 225	l ) rige la aeronáutica civil en el territorio de la Republica Argentina, sus aguas jurisdiccionales y el espacio aéreo
		los o			orid	unce	, (LL	1 17.200	, ngo la abronaditoa divil en el territorio de la rrepublica Argentina, sus aguas jurisulcoloniales y el espació deleg
	1		*	1					
	_		Α) ۱	/ERD	ADI	ERO	_		
	2	2		2					
			B) F	ALS	)				





	582	S	1					
		LG Ab	ordaje	aéreo es	toda	a colis	ión entre	e dos o más aeronaves en movimiento. La aeronave esta en movimiento:
	Į	1		1				
	Г		A) (	Cuando s	e en	cuenti	re en fun	cionamiento cualquiera de sus servicios o equipos con tripulación, pasaje o carga a bordo.
	Į	2	D)	Cuanda a	0 40	oploze	on lo o	uperficie por su propia fuerza motriz o cuando se halla en vuelo.
	[	3	*	3	e de:	Spiaza	a en la si	apenicie poi su propia ideiza monz o cuando se nana en vuelo.
	l		C)	A y B son	corr	ectas		
	583	_	1					
		LG EI	comar	ndante de	la a	erona	ve tiene,	durante el viaje:
	l	1	۸)	1	diani	nlina	aabra la	krinulación v outeridad achus las passionas
	[	2	A)	2	aisci	piina :	sobre la	tripulación y autoridad sobre los pasajeros.
	ı		B) '	_	la se	l egurida	ad de los	mismos, no pudiendo ausentarse de la aeronave sin tomar las medidas correspondientes para su seguridad.
		3	*	3				
			C) .	A y B son	corr	ectas	5)	
			. 1					
	584	_	1					folding de annotant a similant a communication de la final de la f
		LG EI	comar	ante de	una	aeror	nave est	á obligado a prestar los siguientes socorros:
	ı	<u>'</u>	A) .	Asistencia	a a of	tras a	eronaves	s que se encuentran en situación de peligro o salvamento de personas que se encuentren a bordo de una
				onave en				
	[	2		2				
					-		-	tar socorro cuando este asegurado en mejores condiciones, o su prestación significase riesgos para las
	ſ	3	per *	sonas a b	ordo	o, o no	hubiese	e posibilidad de prestar socorro útil.
	l	3	C)	A y B son	corr	ectas		
			0)	1 y D 0011	0011	oolao		
	585	S	1					
						_		asegurarse, antes de la partida, de la eficiencia de la aeronave y de las condiciones atmosféricas de
			abilida	d. Tenier	ido e	l dere	cho de r	egarse a partir si juzgara que cualquiera de ellas no ofrecen la seguridad necesaria para un normal.
	Į	1	^ ^	1 VERDAD	EDO			
	[	2	A)	2	EKU			
	ı		B)	FALSO				
	586		1					
				-				aeronáuticas a bordo de aeronaves de matricula argentina, así como las que desempeñen en funciones en la
		superi 1	icie, a	eben pos	eer ia	а сепі І	ricacion	de su idoneidad expedida por la autoridad aeronáutica.
	ı		A) '	VERDAD	ERO			
		2	T	2				
			B)	FALSO				
	-0-1		4	1				
	587		1	aoronavo	. vols	oro cir	octor n	ovista de certificados de matriculación y aeronavegabilidad y de los libros de abordo que establezca la
				aeronave ión respe			i colai pi	ovisia de certificados de matriculación y aeronavegabilidad y de los libros de abordo que establezca la
		1	*	1				
			A) '	VERDAD	ERO			
	[	2	1	2				
			B)	FALSO				
	588	s	1					
	550		gún la	indicado	en e	l Cód	igo Aero	náutico, completar la siguiente definición. Las aeronaves deben estar equipadas con aparatos radioeléctricos
			-				-	ia expedida por la autoridad competente; y
		1	*	1				
			A)		lad a	eroná	utica de	terminara que aeronaves podrán ser exceptuadas de poseer dicho equipo.
	l	2	D)	2	امطح	oren f	ution d-	terminara que agranousa no nodrán por eventuados do necesar diaba equina
	[	3	Б)	3	iau a	lerona	ulica de	terminara que aeronaves no podrán ser exceptuadas de poseer dicho equipo.
	ı		C)		dad a	ı eroná	utica inc	lica que todas las aeronaves deben poseer dicho equipo.
_								
	589		1					
								náutico, completar la siguiente definición. Las infracciones a las disposiciones del código aeronáutico, las leyes
								s, y demás normas que dicte la autoridad aeronáutica que no importen delito, serán determinadas por el poder
	-	ejecut 1	vo na	1 1	aricic	naua	o con AF	PERCIBIMIENTO O MULTA:
	ı		A)	nhabilitad	ción t	empo	raria de	hasta (4) años o definitiva, de las facultades conferidas por los certificados de idoneidad aeronáutica.
	[	2	Ľ	2				·
			B)	Para titula	ares o	de cer	tificados	de idoneidad para el ejercicio de funciones aeronáuticas hasta la suma de cuatro millones de pesos

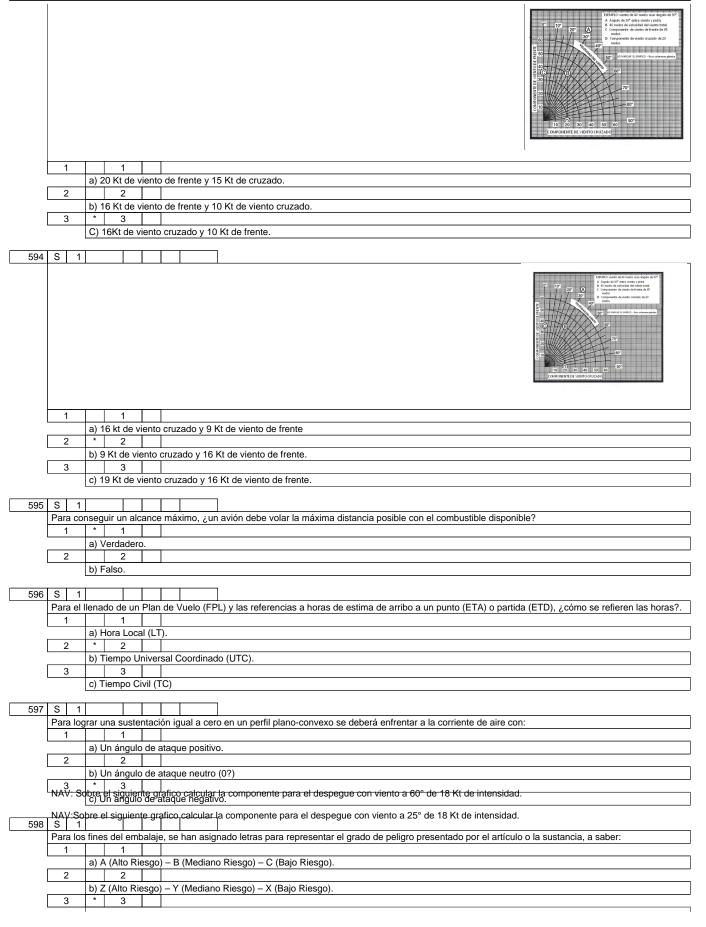




		(\$4.000.000)	).		
	3	* 3			
		C) A y B son	COT		
		O) 11 y D 3011	COII	modus.	
500			1		
590			L		-,
				tellos aeródromos públicos que cuentan con servicios o intensidad de movimientos aéreos que justifiquen tal denomina	
	Aquello	aeródromos	públ	blicos o aeropuertos destinados a la operación de aeronaves provenientes del o con destino extranjero deben poseer:	
	1	1			
		A) Servicios	de s	sanidad y control policial.	
	2	2			
			de sa	sanidad, aduana y otros.	
	3	* 3	10 00	T Samurada, daddana y eneo.	
				advence mirroriance vietno	
		C) Servicio d	ie sa	sanidad, aduana, migraciones y otros.	
591					
	Los bult	os de materia	les ra	radioactivos:	
	1	1			
'		a) Pueden e	stiba	parse en la cabina de pasajeros.	
	2	2			
l			tibor	arse en los compartimentos de carga, sin necesidad de mantener una distancia mínima de separación.	
			libar	inse en los compartimentos de Carga, sin necesidad de mantener una distancia minima de separación.	
	3		L_		
		c) Deben sei	r alm	macenados tan lejos de los pasajeros y la tripulación como sea posible.	
592	S 1				
	Los plar	os de obstác	ulos	s de aeródromo OACI, tipo A (limitaciones de utilización) contienen información detallada sobre los obstáculos en las a	áreas de
				os aeródromos, mostrados en planta y vista de perfil.	
	1	* 1			
	'	a) Verdadero			
			). T		
	2	2			
		b) Falso.			
593	S 1				

Dirección de Licencias al Personal Azopardo 1405 Capital Federal











		c) X (Alto Riesgo) – Y (Mediano Riesgo) – Z (Bajo Riesgo).
599	S 1	
399		tener alcance máximo el piloto debe reducir la potencia y la velocidad a medida que se consume combustible
	1	* 1
1	2	a) Verdadero.
		b) Falso.
600	S 1	
600		tener una autorización para vuelo solo de alumno piloto, toda persona deberá:
	Tener 1	6 años y 9 meses de edad para la obtención de la autorización para vuelo solo de alumno piloto
	privado 1	de avión, helicóptero, giroplano y aeróstato (globo libre). En el caso que el alumno sea menor de edad se requerirá:
	•	a) mediante documento legal, constancia de emancipación o la autorización de los padres o
		tutor acreditado, con la firma certificada ante Escribano Público o Juez de Paz.
	2	b) mediante la autorización de los padres o
		tutor acreditado, ante Escribano Público o Juez de Paz.
	3	c) con la firma certificada ante Escribano Público o Juez de Paz del jefe de aerodromo.
		c) con la liffia certificada ante Escribano Público o Juez de Paz del jere de aerodromo.
601	S 1	
	Para un	vuelo VFR debemos conservar una reserva de combustible:
	- 1	a) No inferior a 20 minutos.
	2	
		b) No superior a 1 hora. Del orden del 20% del tiempo estimado de vuelo.
	3	3   c) Del orden del 20% del tiempo estimado de vuelo, pero no inferior a los 45 minutos.
		,
602	S 1	zonas próximas al litoral marítimo, el calentamiento solar suele producir nubes de tormenta de origen convectivo generalmente por:
	1	1
		a) Mañana
	2	b Nacha
ı	3	b) Noche  * 3
		c) Tarde
603	S 1	
003		volamos un nivel de vuelo determinado (p.e. FL 050) y volamos en una zona de baja pre-sión o de aire frío, la altura real de vuelo es superior a
	la indica	da
	1	a) Verdadero
	2	* 2
		b) Falso
604	S 1	
004		s causa de la formación de nubes se deben a los siguientes procesos:
	1	* 1
		a) Convección vertical, Ascenso por pendiente, Enfriamiento por contacto con superficie fría.
	2	2
1		B )Convección vertical,decenso,Caletamiento por contacto con superficie fría.
	3	c)Asenso vertical, Ascenso por pendiente,
		Enfriamiento por adveccion y contacto con superficie fría.
605	S 1	
		característica sobresaliente de la etapa de desarrollo de las tormentas es que prevalecen solamente corrientes ascendentes dentro de la nube:
	1	* 1   c) Vordadoro
	2	a) Verdadero
		b) Falso
606	S 1	
dUd		gurarse de llevar a bordo de la aeronave las cartas de ruta y aproximacion es responsabilidad de:
	1	1 1
1	2	a) El despachante de Aeronaves
	2	





			b) E	El explota	dor		
	3		*	3			
			c) e	l Coman	dante	e de la aeronave	_
607	S	1					
 001	_		as or	ociones s	eñala	ar la decodificacion correcta :METAR SABE 311900Z 34009KT 9999 FEW025 32/23 Q1004 =	٦
	1			1			
						rge Newbery / dia 31-9 hrs /viento 040 9 Kt /Visibilidad limitada-/ Nubosidad a 2500 Mtrs/ 32 grados C, Punto de Rocio 23 I nivel del mar 1004	
	2		*	2	L.		_
				dos Presi		rge Newbery / dia 31-9 hrs /viento 340 9 Kt /Visibilidad ilimitada-/ Nubosidad a 2500 Pies/ 32 grados C, Punto de Rocio 23 nivel del mar 1004	
l	3		-> ^	3		Annulus Annulu	
						rge Newbery / dia 31-9 hrs Local /viento 340 9 Kt /Visibilidad Reducida/ Nubosidad a 2500 Pies/ 32 grados C, Punto de Rocio n al nivel del mar 1004	
608	S	1					
						de planeo PAPI usa luces instaladas, estas indican que si la aproximación esta dentro de la senda de planeo (on glide) en la	
	sıguı 1		oo e	nbinacior	n de l	uces recibira desde la cabina la confirmación con :	
ı	'		a) (	Cuatro luc	ces b	lancas	
	2		-,	2			
Ì			b) [	os luces	Blan	cas	
l	3		*	3			_
			c) L	os luces	Roja	s y Dos luces Blancas	
609	S	1					
 	_		loto	estará ma	as vu	Inerable a la desorientación espacial cuando:	
	1	Ċ		1			
			a) (		nore	las sensaciones del oído medio	
	2		F) (	2			
ı	3		*	3 3	Tueva	a lentamente los ojos para revisar los instrumentos de vuelo.	_
'			c) (		se la:	s sensaciones de su cuerpo para interpretar la actitud de vuelo	_
			,				_
610	S	1					_
			el a		repo	orte condiciones de viento de mas de una direccion en diferentes intensidades es señal que:	
l	1		a) v	ientos le	VAS V	variables	-
	2		u, .	2		Turius 100	_
			b) l	In frente	cálid	o esta por pasar	٦
	3			3			_
			c) S	Se espera	an co	rtantes de viento en la aproximacion y aterrizaje	
611	s	1					
 			ia pr	ioritario d	ar av	iso al servicio de transito aéreo del mínimo nivel de combustible.	
	1			1			_
	_		a) (		l nive	el de combustible es el minimo requerido para el vuelo IFR	_
l	2		b) (	2 Cuando e	l com	bustible remanente exige una inmediata separacion y prioridad en el aterrizaje	-
	3		*	3		sacration formation oxigo and minociata operation y prioritiaa on oracomizajo	_
'			c) (	Cuando e	l nive	l de combustible remanente predice un retraso en el procedimiento de aproximacion y aterrizaje	
	_						
612	S	1	nd n	on una 4-	rma	nta se forma el típico yunque, se puede decir que la tormenta está en su fase de disipación:	—
	1		*	en una to	rmer	ita se forma el típico yunque, se puede decir que la formenta esta en su fase de disipación:	_
l			a) \	/erdaderd	 )		
	2			2			_
			b) F	also			
040							
 613	S PC-0	1 Cuai	ndo	en una to	rmer	l	_
	1		*	1			_
'			a) [	Disipaciór	1		
	2			2			_
	^		b) [	Desarrollo	) 		
l	3		c) T	3 ormenta	<u> </u>		-,
			ا ری	Simonia			_
614	S	1					
	PC-F	Flns	asaie	de una t	torme	enta eléctrica origina variaciones bruscas y marcadas en la presión ob-servada en la superficie. La secuencia característica es	. ¬







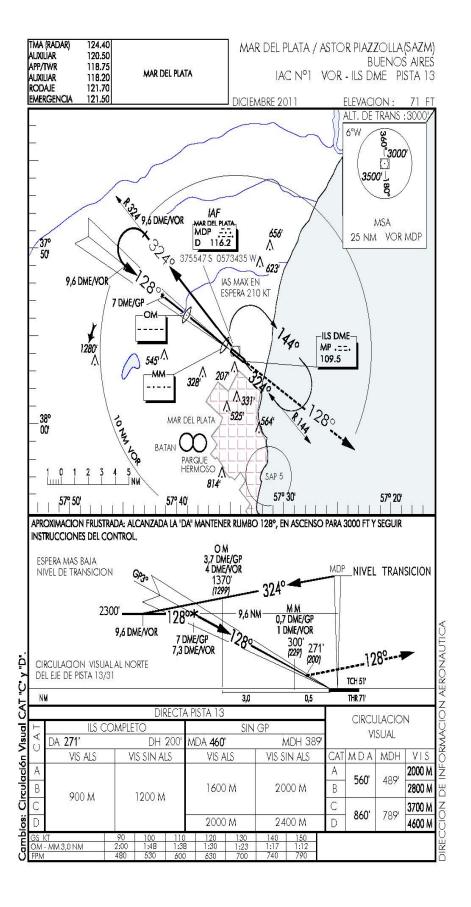
					EIB SOCK
	1	1		1	
		a) Descenso	lent	o en la aproxir	nación. Alza brusca con la lluvia. Regreso gradual al valor.
	2	2			3 3
		b) Descenso	brus	sco en la aprox	rimación. Alza lenta con la lluvia. Regreso gradual al valor.
	3	* 3			
•			brus	co en la aprox	rimación. Alza brusca con la Iluvia. Regreso gradual al valor
615	S 1				
		efectos del hi	elo s	obre las aeron	aves se pueden resumir en:
	1	1			
		a) Disminuc	ón de	e la sustentaci	ón; Aumento enla tracción; Aumento de la Resistencia; Aumento del peso de la aeronave.
	2	2			
'		b) Disminuc	ón de	e la sustentaci	ón; Disminución de la tracción; Disminucion de la Resistencia; Aumento del peso de la aeronave.
	3	* 3			
		c) Disminuci	ón de	e la sustentaci	ón; Disminución de la tracción; Aumento de la Resistencia; Aumento del peso de la aeronave.
616	S 1				
		rente frío es u	ın fer	nómeno que se	e desplaza más lento que un frente caliente.
	1		Ī		
'		a) Verdader	<u> </u>		
	2	* 1	Ť		
'		b) Falso	1	l	
		b) 1 aloo			
617	S 1				
017		l de los signi	ontos	meneaies cor	lificados corresponde al METAR de Comodoro Rivadavia indicando vientos del sector noroeste con rafagas que
				ados de tempe	
	1	* 1	Tyre	luos de tempe	ratura
ı			: ^ \ ^ / I	1 0112007 270	)25KT CAVOK 15/M00 Q0990 =
1	2	2	I	70113002 270	ZZZZZZZZZZZZZZZZZZZZZZZZZZZZZZZZZZZZZZ
ı			. ^ \ ^ \ E	0111007 220	05KT 9999 SCT012 SCT040 12/06 Q0989 =
1		* 3	I	1 0114002 320	03/T 9999 3CT012 3CT040 12/00 Q0969 =
l	3		101/0	0115007 200	40C20VT CAVOV 47/04 00000
		C) METAR S	AVC	0115002 290	19G30KT CAVOK 17/01 Q0999
040					
618			<u> </u>		
			nivei	ne vuelo deteri	minado (p.e. FL 040) y volamos en una zona de alta pre-sión o de aire caliente, la altura real de vuelo es superior
	a la indi		1		
l	1	* 1		<u> </u>	
		a) Verdader	<del>)</del>		
l	2	2		<u> </u>	
		b) Falso			
040		1			
619		0-11			CATALLE franciscie de II Conte designado acomo
	PC.VIT	.Sobre la cart	a de	aproximacion	SAZM la frecuencia de ILS esta designada como:





Dirección de Licencias al Personal Azopardo 1405 Capital Federal

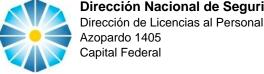




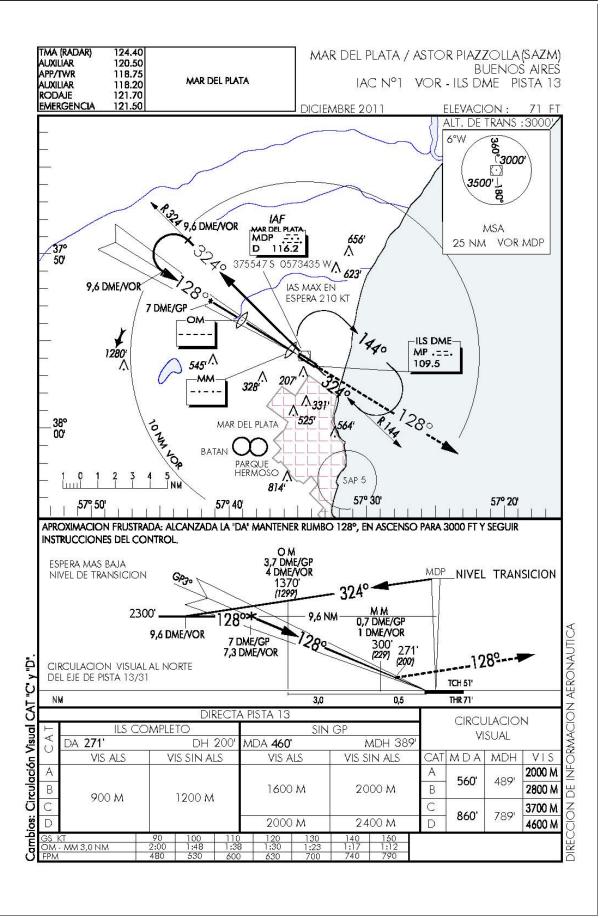




				<u> </u>
	1	1	l	
	•	a) ILS LOC (	MDF	2) 109.5
	2	* 2		
		b) ILS DME (	(MP)	109.5
	3	c) ILS DME (	MDE	2) 100 20
		C) ILS DIVIL (	וטוטר	) 105.20
620	S 1			
			a cor	ndicion sera necesario declarar la emergencia en vuelo.
	1	a) Baia airau		pains an que el combustible a condicionas motocralegiose indican una missidad en el starizcio
	2	2 Bajo circu	nstar	ncias en que el combustible o condiciones meteorologicas indican una prioridad en el aterizaje
			xista	fuego o daño estructural en la aeronave
	3	* 3		
		c) Cuando ex	xista	certeza de que una o mas condiciones afecten o estén afectando la seguridad del vuelo
621	S 1		ĺ	
021	PCVI E		pone	diente a falla en las comunicaciones en el transpondedor es:
	1	1		·
		a) 7500		
l	2	b) 7700		
	3	* 3	l	
		c) 7600	l	
622			<u> </u>	
	PCVIL	a espera mas i	baja	para la carta IAC 1 SAZM se encuentra.











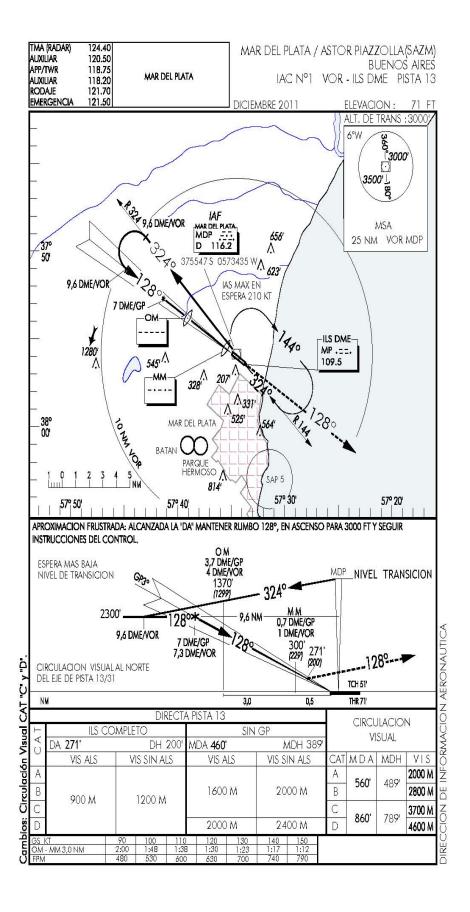
1		1									
	a) l	a) La espera mas baja se encuentra por debajo del nivel de transición.									
2		2									
	b) l	a espera	mas	baja se encuentra por debajo de la altitud de transición.							
3	*	3									
	c) L	) La espera mas baja se encuentra por sobre el nivel de transición.									

	3		*	3																
			c) La	espera	a mas	baja se	e encue	entra po	or sobre	el nivel	de transi	ción.								
																			<u> </u>	_
623	S	1	_																	
	PCVI	-2 E	n la a	proxim	naciór	final c	on curs	o de ir	ngreso y	en desc	enso sob	re la IAC	1 SAZM, t	usted reg	gistra sobr	e la milla	6 una va	riación e	n el indicador	٦
																			establecidos	
	como	):																		



Dirección de Licencias al Personal Azopardo 1405 Capital Federal



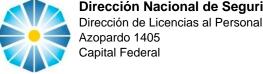




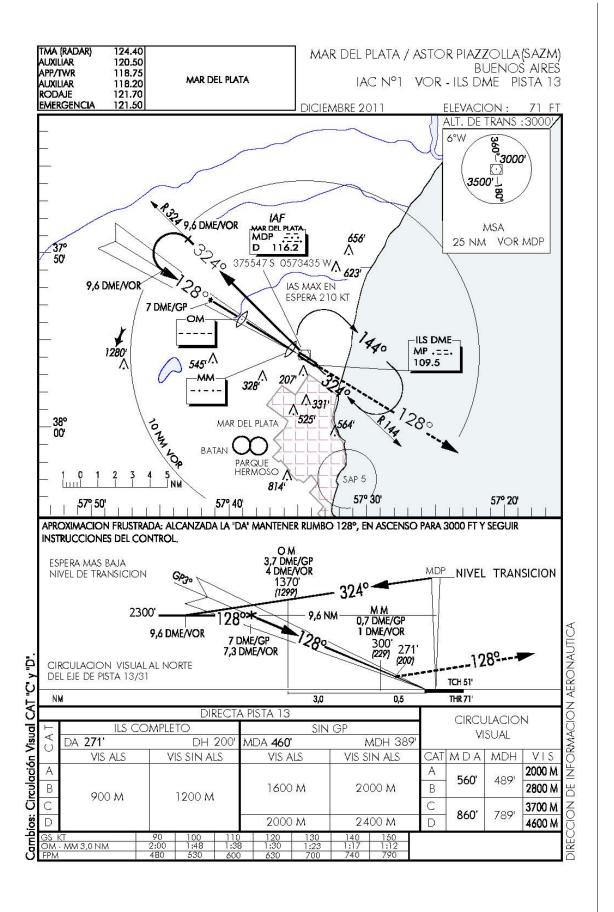


1		1						
	a) DA 271							
2		2						
	b) S	Se realizai	ara una circulación visual					
3	*	3						
	c) MDA 460							

		c) MDA 460		
624	S 1			
	PCVI: C	on destino MDP inc	gresando por el Radial 240 usted realizara la IAC N  1 de SAZM. Para completar el procedimiento de aproximacion por	
	instrum	ntos se debera ten	er en cuenta:	









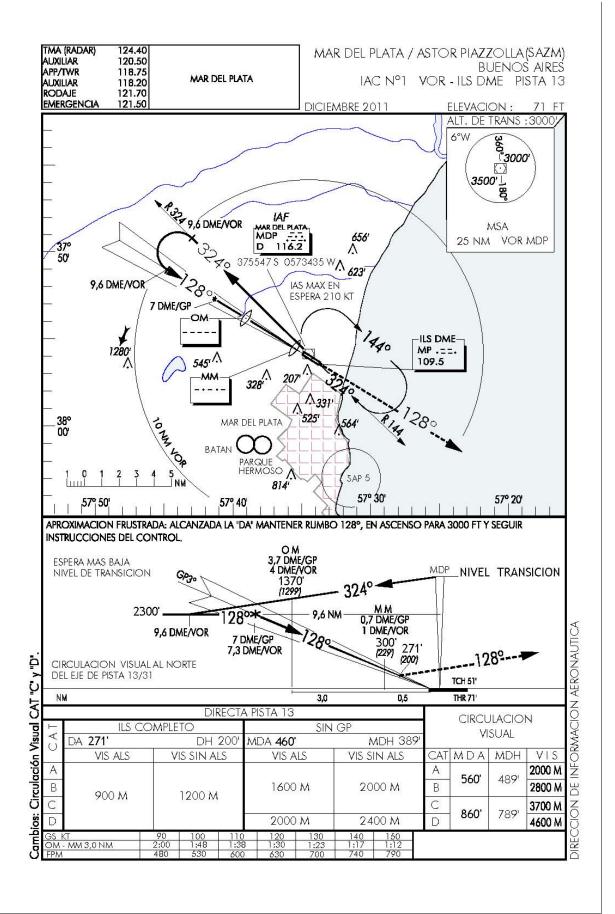


[	1	* 1
l		a) La MSA sera de 3500 Pies, el sector de incorporación a la espera sera directa y una vez bloqueado el VOR el viraje sera por derecha para
		Rumbo 144°
Į	2	
		b) La MSA sera de 3000 Pies 6 W, el sector de incorporación a la espera sera una gota de agua y una vez bloqueado el VOR el viraje sera por derecha para Rumbo 144°
[	3	3   3
l		c) La MSA sera de 3500 Pies, el sector de incorporación a la espera sera directa y una vez bloqueado el VOR el viraje sera por derecha para
		Rumbo 324°
625		
	PCVI: L	Dentro de la altitud mínima de sector de seguridad entre 180° y 360° se encuentra el obstáculo de mayor altitud y este es de:
	I	



Dirección de Licencias al Personal Azopardo 1405 Capital Federal



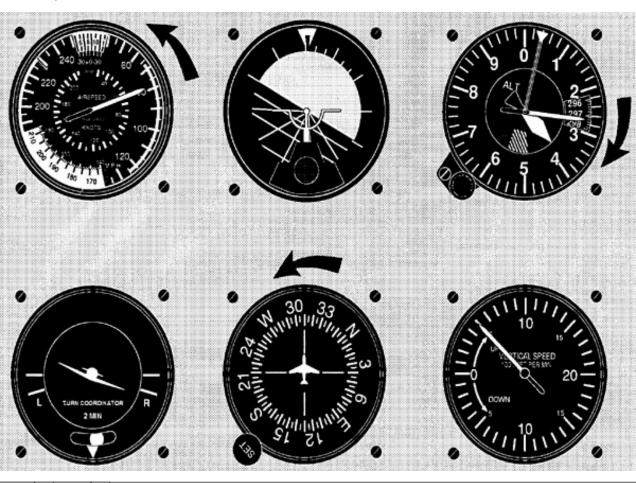






1		1	
	a) 8	14 Pies	
2		2	
	b) 5	45 Pies	
3	*	3	
	c) 1	280 Pies	

		a) 8	314 Pies			
	2		2			
		b) 5	545 Pies			
	3	*	3			
		c) 1	280 Pies			
626	S 1					
	PCVI: E	n el ¡	panel hay	un ir	nstrumento de comportamiento que no condice con la perfomance de ascenso por izquierda con una inclinacion de 30°, el	
	instrum	ento	que esta	dand	lo informacion erronea es:	



1		1		
	a) (	Siro		
2		2		
	b) F	lorizonte		
3	*	3		
	c) lı	ndicador	de gi	ros y ladeo

627	S	1					
	PCVI	: La l	AC N°1	de S	SAZN	И es	una IAC
	1		1				
•		a	VOR D	ME	ILS	DME	de pista
	2		2				
•		b	VOR I	ME	Lo l	_i ILS	de Pist
	3	4	3				
		C)	VOR-II	S DI	ME (	de Pi	sta 13

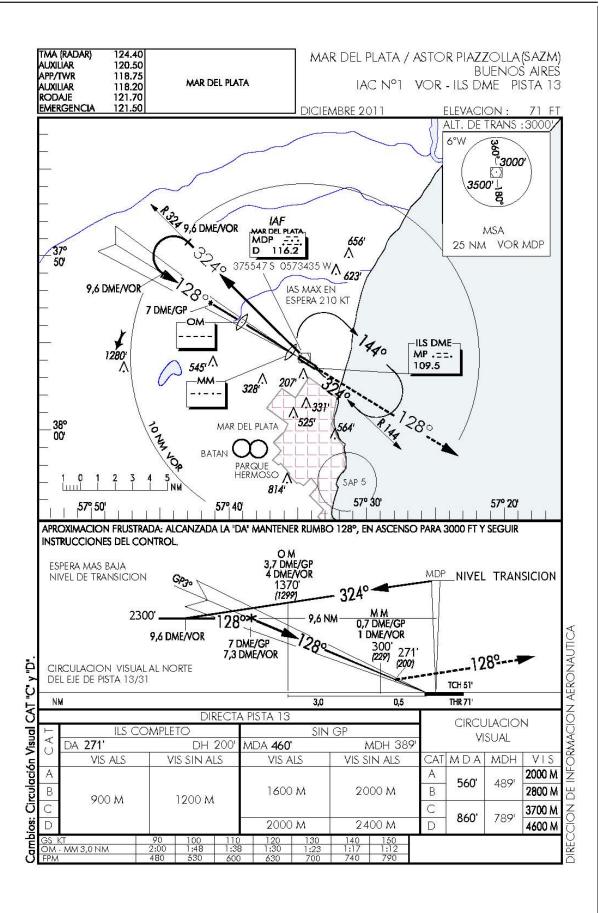
ſ	628	S	1						
		PC	/I: P	ara una a	prox	imac	ion c	on una G	Ground Speed de 120 Kt el tiempo entre OM y MM de 3 Millas sera de:



# Dirección Nacional de Seguridad Operacional Dirección de Licencias al Personal





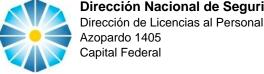




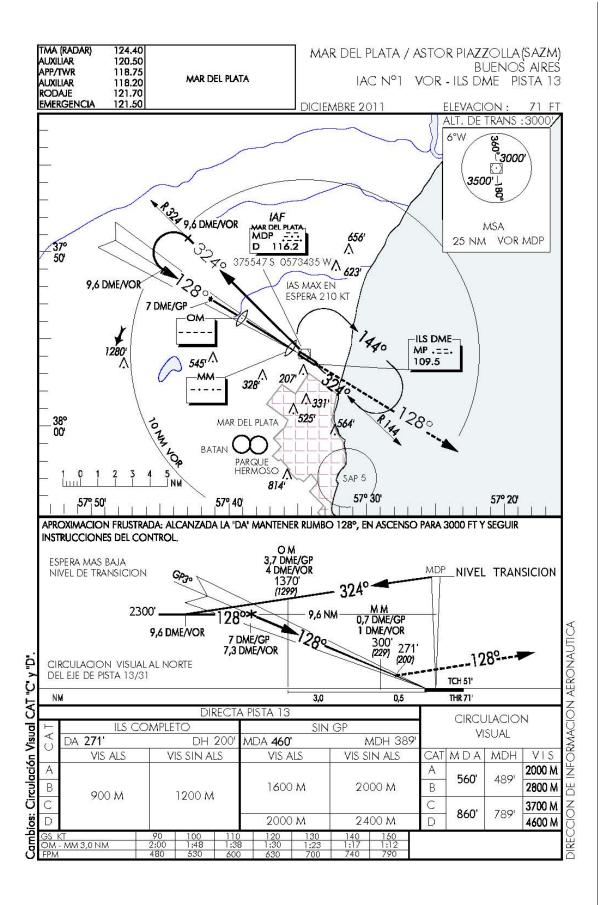


	1		
a) 1:0	03 y un d	desc	enso de 530 FPM
*	2		
b) 1:3	30 y un d	desc	enso de 630 FPM
	3		
c) 1:2	23 y un d	desc	enso de 678 FPM
	b) 1:	* 2 b) 1:30 y un o	* 2 b) 1:30 y un desc

629	S 1
020	PCVI: Para una aproximacion con una Ground Speed de 90 Kt el tiempo entre OM y MM de 3 Millas sera de:











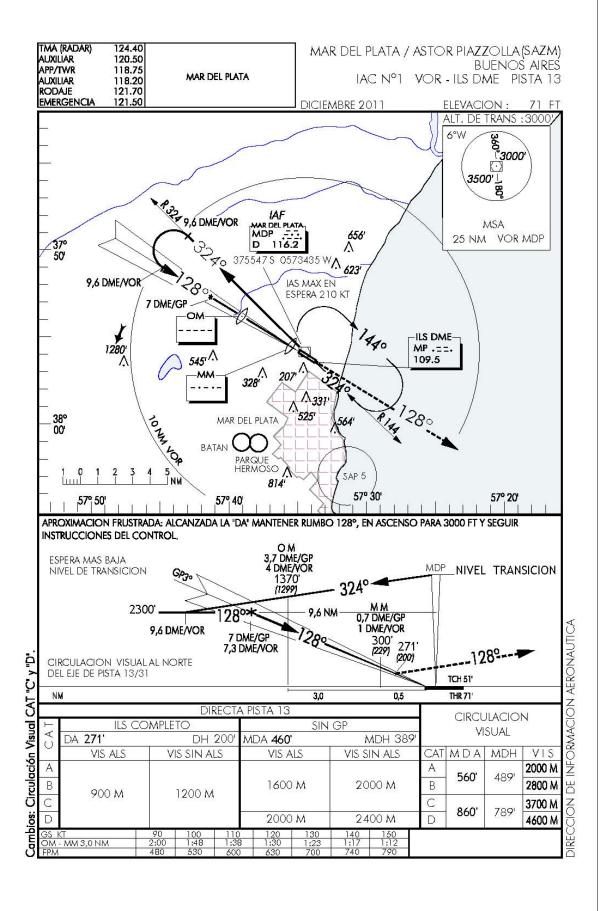
	1		
a) 1	:48 y un	desc	enso de 480 FPM
	2		
b) 2	2:00 y un	desc	enso de 530 FPM
*	3		
c) 2	:00 y un d	desc	enso de 480 FPM
	b) 2	b) 2:00 y un (	b) 2:00 y un descr * 3

630	S 1													
	PCVI	Señale la	opcion	correct	a de la si	guientes afir	maciones s	obre procedi	miento public	ado para la	IAC numero	1 de SAZN	1:	



Dirección de Licencias al Personal Azopardo 1405 Capital Federal





Dirección de Licencias al Personal Azopardo 1405 Capital Federal



a) Alcanzado el nivel de transición se iniciara el procedimiento de alejamiento con Rumbo 324 / Radial 324 del Vor MDP. Nivelado con 2300
Pies y 9.6 Millas del VOR DME MDP se realizara un viraje por derecha para 128°/ R 128 VOR y las 3,7 Millas se obtendrá señal del DME GP.

2 \* 2 |

b) Alcanzado el nivel de transición se iniciara el procedimiento de alejamiento con Rumbo 324 / Radial 324 del Vor MDP. Nivelado con 2300
Pies y 9.6 Millas del VOR DME MDP se realizara un viraje por izquierda para 128°/ R 128 VOR y las 7, Millas se obtendrá señal del DME GP.

3 | 3 |

c) Alcanzado el nivel de transición se iniciara el procedimiento de alejamiento con Rumbo 324 / Radial 324 del Vor MDP. Nivelado con 1370
Pies y 9.6 Millas del VOR DME MDP se realizara un viraje por izquierda para 128°/ R 128 VOR y las 7, Millas se obtendrá señal del DME GP.

PPANAV. En la aproximacion al aerodromo usted encuentra una de las pistas en uso clausurada, esta sera la pista: a) 18-36 2 3 3 c) ninguna es correcta 632 S 1 Quien es el responsable de brindar el Servicio de ALERTA a las aeronaves? a) ATS 2 2 b) RCC 3







		c) RSC
622	0 1	
	S 1 Quien e	l I I I I I I I I I I I I I I I I I I I
F	1	1
		a) la Fuerza Aérea Argentina
	2	
	2	b) la República Argentina
	3	c) el Comando de Regiones Aéreas
		of the same as meganite more as
	S 1	
		os Servicios de Tránsito Aéreo, constituyen servicios esenciales para la gestión, seguridad y
F	eticienci 1	a de los vuelos, debiendo cumplir los siguientes objetivos:
	<u>'</u>	a) 1) Prevenir colisiones entre aeronaves.
		2) Prevenir colisiones entre aeronaves en el área de maniobras y entre esas y los obstáculos que
		haya en dicha área. 3) Acelerar y mantener ordenadamente el movimiento del tránsito aéreo.
	2	2 2
		b) 1 Asesorar y proporcionar información útil para la marcha segura y eficaz de los vuelos.
		2 Notificar al Centro Coordinador de Búsqueda y Salvamento (RCC) de jurisdicción respecto a las
		aeronaves que necesitan ayuda de búsqueda y salvamento, prestando la mayor colaboración posible a dichos organismos según se requiera.
	3	* 3
_		c) 1) Prevenir colisiones entre aeronaves.
		2) Prevenir colisiones entre aeronaves en el área de maniobras y entre esas y los obstáculos que
		haya en dicha área. 3) Acelerar y mantener ordenadamente el movimiento del tránsito aéreo.
		Asesorar y proporcionar información útil para la marcha segura y eficaz de los vuelos.
		5) Notificar al Centro Coordinador de Búsqueda y Salvamento (RCC) de jurisdicción respecto a las
		aeronaves que necesitan ayuda de búsqueda y salvamento, prestando la mayor colaboración posible a dichos organismos según se requiera.
		posible a divitos organismos seguir se requiera.
635	S 1	
8		mina ruta o curso a la proyección sobre la superficie terrestre del movimiento de una aeronave, medido con respecto a una referencia cualquiera
	1	a) Verdadero.
	2	2
		b) Falso.
	S 1	que una mercancía peligrosa es incompatible si, en caso de mezclarse pueden generar:
F	1	que una mercancia pengrosa es incompanible si, en caso de mezciarse pueden generar.
		a) Calor,Gases,
	2	* 2
		b) Sustancias corrosivas, Calor, Gases
L	3	c) Sustancias, Calor, Gases
		o) dustantidus, duitor, dusco
	S 1	
5	Se entie	nde por resistencia parásita a la producida por:
L	1	a) La propia sustentación.
Г	2	
		*   2
		*   2
	3	b) La fricción de todas las superficies expuestas a la corriente de aire.  3
	3	b) La fricción de todas las superficies expuestas a la corriente de aire.
638		b) La fricción de todas las superficies expuestas a la corriente de aire.  3
	S 1	b) La fricción de todas las superficies expuestas a la corriente de aire.  3
	S 1	b) La fricción de todas las superficies expuestas a la corriente de aire.  3
	S 1 Se llama	b) La fricción de todas las superficies expuestas a la corriente de aire.  3   c) La interferencia entre las superficies de vuelo y el fuselaje o entres las superficies entre sí.  a Punto Crítico (PC) o Punto Equidistante en Tiempo (PET),  1   1    a) a aquél desde el cual no se necesita el mismo tiempo para alcanzar cualquiera de los dos aeródromos.
	S 1 Se llama	b) La fricción de todas las superficies expuestas a la corriente de aire.  3   c) La interferencia entre las superficies de vuelo y el fuselaje o entres las superficies entre sí.  a Punto Crítico (PC) o Punto Equidistante en Tiempo (PET),  1   1   a) a aquél desde el cual no se necesita el mismo tiempo para alcanzar cualquiera de los dos aeródromos.
	S 1 Se llama 1	b) La fricción de todas las superficies expuestas a la corriente de aire.  3   c) La interferencia entre las superficies de vuelo y el fuselaje o entres las superficies entre sí.  a Punto Crítico (PC) o Punto Equidistante en Tiempo (PET),  1   1    a) a aquél desde el cual no se necesita el mismo tiempo para alcanzar cualquiera de los dos aeródromos.
	S 1 Se llama	b) La fricción de todas las superficies expuestas a la corriente de aire.  3   c) La interferencia entre las superficies de vuelo y el fuselaje o entres las superficies entre sí.  a Punto Crítico (PC) o Punto Equidistante en Tiempo (PET),  1   1   a) a aquél desde el cual no se necesita el mismo tiempo para alcanzar cualquiera de los dos aeródromos.  2   b) a aquél desde el cual se necesita el mismo tiempo para alcanzar cualquiera aeródromo.
	S 1 Se llama 1 2	b) La fricción de todas las superficies expuestas a la corriente de aire.  3   C) La interferencia entre las superficies de vuelo y el fuselaje o entres las superficies entre sí.  a Punto Crítico (PC) o Punto Equidistante en Tiempo (PET),  1   1   A) a aquél desde el cual no se necesita el mismo tiempo para alcanzar cualquiera de los dos aeródromos.  2   D) a aquél desde el cual se necesita el mismo tiempo para alcanzar cualquiera aeródromo.  * 3   3   3   3   3   3   3   3   3   3
639	S 1 Se llama 1 2 3	b) La fricción de todas las superficies expuestas a la corriente de aire.  3   C) La interferencia entre las superficies de vuelo y el fuselaje o entres las superficies entre sí.  a Punto Crítico (PC) o Punto Equidistante en Tiempo (PET),  1   A) a aquél desde el cual no se necesita el mismo tiempo para alcanzar cualquiera de los dos aeródromos.  2   D) a aquél desde el cual se necesita el mismo tiempo para alcanzar cualquiera aeródromo.  * 3   C) a aquél desde el cual se necesita el mismo tiempo para alcanzar cualquiera de los dos aeródromos.
639	S 1 Se llama 1 2 3	b) La fricción de todas las superficies expuestas a la corriente de aire.  3   C) La interferencia entre las superficies de vuelo y el fuselaje o entres las superficies entre sí.  a Punto Crítico (PC) o Punto Equidistante en Tiempo (PET),  1   1   A) a aquél desde el cual no se necesita el mismo tiempo para alcanzar cualquiera de los dos aeródromos.  2   D) a aquél desde el cual se necesita el mismo tiempo para alcanzar cualquiera aeródromo.  * 3   3   3   3   3   3   3   3   3   3





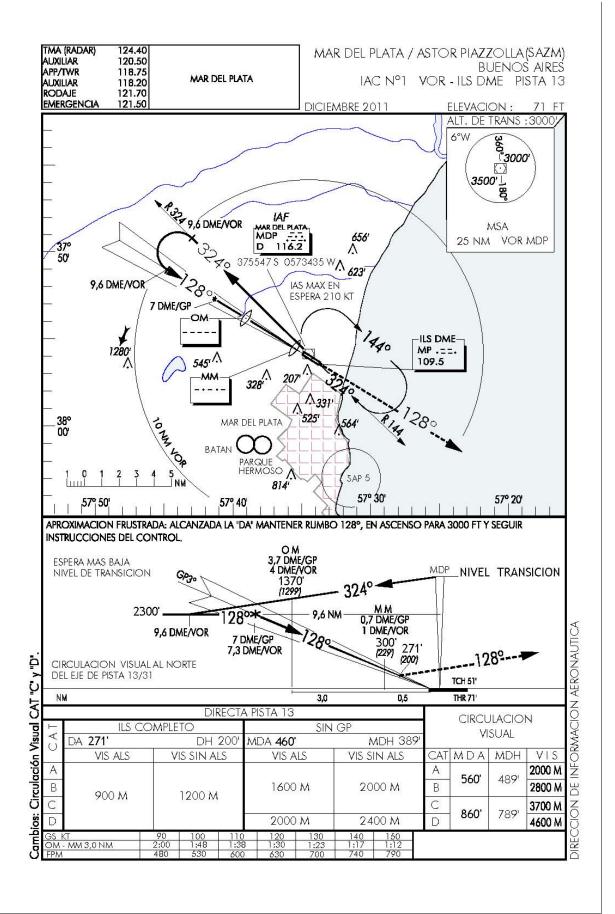


	2	b) [	2 also.			
		D) I	-aiso.			
640	S 1	a on	cion corr	ecta (	de la siguiente	es afirmaciones sobre procedimiento publicado para la IAC numero 1 de SAZM:
	<b>C</b> ondic.	<b>ч</b> ор	0.0		ao la olgalollio	s annuals, les cours processino no positionato para la mie maniore i de chi annu



Dirección de Licencias al Personal Azopardo 1405 Capital Federal









	1		1		
		a) I	inalizada	la e	spera, alejamiento por el R144 hasta la milla 9,6 DME VOR MDP, viraje por Derecha para curso °128 hasta interceptar el LOC
		en	la Milla 7	DME	E/VOR y continuar el decenso hasta los minimos
	2	*	2		
					spera, alejamiento por el R324 hasta la milla 9,6 DME VOR MDP, viraje por izquierda para curso °128 hasta interceptar el
		LO		illa 7	DME/GP y continuar el decenso hasta los minimos.
	3	c) [	3 Singlizado	la o	l spera, alejamiento por el R324 hasta la milla 9,6 DME VOR MDP, viraje por izquierda para curso °144 hasta interceptar el
					Spera, alejamiento poi en Roza nasta la milia 9,6 DME VOR MDF, Viraje poi izquierda para curso 144 nasta interceptar el 7 DME/GP y continuar el decenso hasta los minimos
			O CITIC IV	ilia 7	DML/OF y continual of accords flacta to fillillimos
641	S 1				
		ento f	uera nulo	, la v	relocidad del avión con respecto al suelo (velocidad absoluta) ó Ground Speed (GS) sería la misma que respecto al aire.
	1	*	1		
		a) \	/erdader	).	
	2	h) [	2		
		D) I	Falso.		
642	S 1				
		aveg	ación Aéı	ea n	os referimos al término "Longitud", ¿a cuáles de los siguientes puntos se está haciendo referencia?.
	1	T *	1		
·		a) /	Arco más	corto	o del Ecuador comprendido entre el Meridiano de Greenwich y el del lugar.
	2		2		
		b) 5	55° 23' 45	" S.	
	3	1	3	i	tre des maridianes suglesquiers permanese constante a CO NM para un combie de los situal de 10
		C) L	a distanc	ia er	ntre dos meridianos cualesquiera permanece constante a 60 NM para un cambio de longitud de 1º.
643	S 1	T			
0.0			mercano	ías c	dentro de elementos unitarios de carga, no se necesitan etiquetas de riesgo o de manipulación.
	1	Ť	1		
		a) \	/erdader	).	
	2	*	2		
		b) I	also.		
044	0 1 4				
644	S 1	otorm	inado fac	tor h	L
	repetirs		iliauo iac	ioi ii	a demostrado ser capaz de producir dir accidente, mientras no se elimine o modifique dicho factor, el Accidente tendera a
	1	*			
		a) \	/erdader	).	
	2		1		
		b) I	also.		
CAE	C   4	1		1	
645	S 1	loto e	etá efect	Hanc	l
					LZ ¿qué acción debe tomar?
	1	<u> </u>	1	J.,, <u>-</u>	
		a) I	nformar a	al cor	rtrol, solicitar la revisión del equipo y continuar con la aproximación.
	2		2		
		b) I		al cor	ntrol y continuar la aproximación sin descender por debajo de la MDA.
	3	*	3	L .	tral a iniciar al procedimiento de enveyimentó fracticada
		c) I	niormar a	ıı cor	ntrol e iniciar el procedimiento de aproximación frustrada.
646	S 1		1		
0.0			rvicios de	e cor	ntrol de Area y Aproximación, se establecen fundamentalmente por la existencia del transito:
	1		1		
·		A) '	VFR		
	2	*	2		
		B) '		R ind	listintamente
	3	0)	3		
		C)	IFR		
647	S 1				
		) En	un vuelo	no c	ontrolado de que forma se obtiene separación:
	1	*	1	L	
		a) I	Mantenie	ndo v	rigilancia visual
	2		2		
		b) I		ndo e	el nivel asignado en el permiso de tránsito
	3	_\ -\ •	3 Apptonion	- J- '	a table de viveles reglementario
		(c)	viantenier	iao la	a tabla de niveles reglamentaria
648	S 1				
			lizoo EL I		I filas a la aeronave y se activan con el impacto de la misma:





	1	1
		a) CIERTO
	2	* 2
		b) FALSO
649	S 1	
0.0		ento brusco del ángulo de ataque:
	1	* 1
		a) Puede llegar a producir una entrada en pérdida aún en caso de estar volando por encima de la velocidad de pérdida.
	2	
	3	b) No puede llegar a producir una entrada en pérdida en ningún caso si se está volando por encima de la velocidad de pérdida.  3   3   3   3   3   3   3   3   3   3
		c) Si se está volando por encima de la velocidad de pérdida, reduce tanto la velocidad que en un momento el avión entra en pérdida.
		of or octorional of the following of the following the fol
650	S 1	
		o distribuido por telecomunicación que contiene información relativa al establecimiento, condición o modificación de cualquier instalación
		tica, servicio, procedimiento o peligro, cuyo cono-cimiento oportuno es esencial para el personal encargado de las operaciones de vuelo es un:
	1	a) ASHTAM.
	2	2 2
		b) SNOWTAM.
	3	* 3
	_	c) NOTAM.
651	S 1	
		alaje conteniendo mercancías peligrosas de la Clase 6, con un grupo de riesgo 4, no re-presentan un alto riesgo para el individuo y la lad, como ser el Ebola, Hantaa Virus y Hepatitis B.
	1	1
		a) Verdadero.
	2	* 2
		b) Falso.
050		
652	S 1	La La La La La La La La La La La La La L
		n Pista no inferior a 550 metros
	1	* 1
		a) Verdadero.
	2	
		b) Falso.
653	S 1	
000		rcancía peligrosa debe ser convenientemente etiquetada y marcada. ¿Quién es el responsable de ello?
	1	
		a) Transportador.
	2	* 2
	3	b) Expedidor.
		c) Remitente.
654	S 1	
	1	que se ha establecido que el rumbo magnético (MH) entre dos puntos es 057º, ¿cuál será el rumbo compás si nuestra brújula tiene un desvío de
	2º E?.	
	1	a) 059°.
	2	* 2
		b) 055°.
	3	3
		c) 045°.
655	S 1	
000	_	los elementos más importantes para frenar la cadena de errores es:
	1	1
		a) El buen funcionamiento del sistema.
	2	2
		b) La acertada decisión.
	3	a) La comunicación
		c) La comunicación.
656	S 1	
		ebe realizar un vuelo entre el punto A y el Punto B, por lo tanto sitúa los mismos en una carta visual, traza su ruta sobre la misma y determina el
	1	eográfico 295º (TH = 295º). Si la declinación publicada en la carta es 15º W ¿cuál será el rumbo magnético ó MH?.

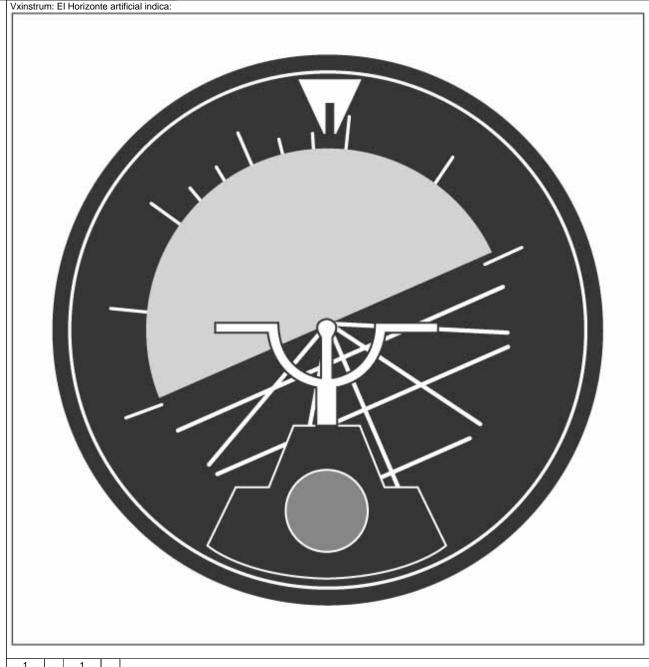






1		1	
	a) 2	80°.	
2		2	
	b) 2	95º.	
3	*	3	
	c) 3	10º	

657 S 1 Vxinstrum: El Horizonte artificial indica:



1	1							
	a) Viraje p	or dere	echa de 25°					
2	2							
	b) Viraje por derecha de 20°							
3	* 3							
	c) Viraje nivelado en altura con 25° de inclinación por derecha							

	658	S	1		1				
		2.14	1.2 [	De lo	s Organ	ismos	que	actuarán en carácter de Autoridades competentes en sus respectivas áreas de responsabilidad surgen de.	
		•			1				_
a) La Administración Nacional de Transporte				Nacional de Transporte					

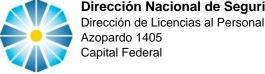




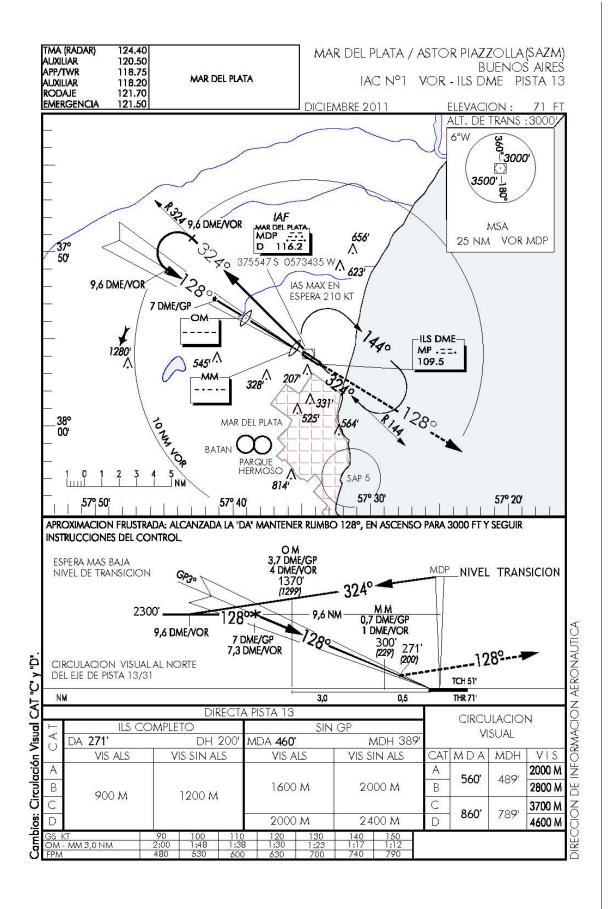


2		2						
	b) L	a Admini	strac	ión aeroportuaria				
3	*	3						
	c) La administracion Nacional De Aviacion Civil.							

659	S	1			
				<b>-</b>	











660	S 1	
	12 Aju	ustar el control de la mezcla:
	1	* 1
		a) impide que la relación aire/combustible se enriquezca demasiado a grandes altitudes.
	2	2
	2	b) regula la cantidad de flujo de aire a través del venturi del carburador.
l	3	c) impide que la combinación aire/combustible se empobrezca a medida que el avión asciende.
		c) impide que la combinación arre/combustible se empobrezca a medida que el avión asciende.
661	S 1	
		Cuál es el uno de los efectos que puede causar aplicar aire caliente al carburador?
	1	*   1
		a) enriquece la mezcla aire/combustible.
	2	
	_	b) empobrece la mezcla aire/combustible.
	3	3
		c) no tiene efecto alguno sobre la mezcla aire/combustible.
662	S 1	
002		Cuál es el propósito de los flaps de borde de ataque (leading –edge flaps)?
	1	*   1
'		a) Incrementar la cuerda del ala.
	2	2
		b) Reducir la sustentación sin aumentar la velocidad.
	3	
		c) Dirigir el flujo de aire hacia el extradós del ala a grandes ángulos de ataque.
663	S 1	
003		Cuál es el propósito de los slats de borde de ataque (leading –edge slats) en alas de gran performance?
	1	* 1
	<u> </u>	a) Incrementar la sustentación a velocidades relativamente lentas.
	2	2
		b) Mejorar el control de alerón durante bajos ángulos de ataque.
	3	
		c) Dirigir el aire del área de baja presión al extradós del ala.
664	Q 1	
664	S 1	
664		puede producir la detonación debido a:
664	22 Se	
664	22 Se	puede producir la detonación debido a:  1   a) una mezcla rica de combustible.
664	22 Se 1	puede producir la detonación debido a:  1    1
664	22 Se	puede producir la detonación debido a:  1    1
664	22 Se 1	puede producir la detonación debido a:  1    1
	22 Se 1 2	puede producir la detonación debido a:  1    1
664	22 Se 1 2 3	puede producir la detonación debido a:  1    1
	22 Se 1 2 3	puede producir la detonación debido a:    1
	22 Se 1 2 3 S   1 228 E	puede producir la detonación debido a:    1
	22 Se 1 2 3 S 1 228 E	puede producir la detonación debido a:    1
	22 Se 1 2 3 S 1 228 E 1 2	puede producir la detonación debido a:    1
	22 Se 1 2 3 S   1 228 E	puede producir la detonación debido a:    1
	22 Se 1 2 3 S 1 228 E 1 2	puede producir la detonación debido a:    1
665	22 Se 1 2 3 S 1 1 228 E 1 2 3 3	puede producir la detonación debido a:    1
	22 Se 1 2 3 S 1 228 E 1 2 3 S 1 1	puede producir la detonación debido a:  a) una mezcla rica de combustible.  2   b) temperaturas bajas del motor.  * 3   c) el uso de combustible de menor grado que el recomendado.  I factor de carga es la sustentación generada por las alas de una aeronave en un tiempo determinado:  * 1   a) dividida por el peso total de la aeronave.    2   b) multiplicada por el peso total de la aeronave.    3   c) dividida por el peso básico vacío de la aeronave.
665	22 Se 1 2 3 S 1 228 E 1 2 3 S 1 1	puede producir la detonación debido a:    1
665	22 Se 1 2 3 S 1 229 A	puede producir la detonación debido a:    1
665	22 Se 1 2 3 S 1 229 A	puede producir la detonación debido a:    1
665	22 Se 1 2 3 S 1 228 E 1 2 3 S 1 229 A 1 2	puede producir la detonación debido a:
665	22 Se 1 2 3 S 1 2 2 8 - E 1 2 3 S 1 2 2 9 - A 1	puede producir la detonación debido a:    1
665	22 Se 1 2 3 S 1 228 E 1 2 3 S 1 229 A 1 2	puede producir la detonación debido a:
665	22 Se 1 228 E 1 229 A 1 229 A 1 2	puede producir la detonación debido a:    1
665	22 Se 1 2 3 S 1 229 A 1 2 3 S 1 1 2 2 S S 1 1 2 2 S S 1 1 2 2 S S S S	puede producir la detonación debido a:    1
665	22 Se 1 2 3 S 1 229 A 1 2 3 S 1 1 2 2 S S 1 1 2 2 S S 1 1 2 2 S S S S	puede producir la detonación debido a:    1
665	22 Se 1 2 3 S   1 228 E 1 2 3 S   1 229 A 1 2 3 S   1 231 A	puede producir la detonación debido a:    1
665	22 Se 1 2 3 S   1 228 E 1 2 3 S   1 229 A 1 2 3 S   1 231 A	puede producir la detonación debido a:
665	22 Se 1 2 3 S 1 229 A 1 2 3 S 1 231 A 1 2	puede producir la detonación debido a:    1
665	22 Se 1 2 3 S 1 229 A 1 2 3 S 1 231 A 1	puede producir la detonación debido a:





668	S 1	
		En cuál de las siguientes maniobras se puede operar una aeronave si su categoría operacional es calificada como utilitario?
	1	
		a) Acrobacia limitada, sin tirabuzones.
	2	* 2
		b) Acrobacia limitada, con tirabuzones (si fuese aprobado).
	3	3
		c) Cualquier maniobra a excepción de acrobacia y tirabuzones.
660	0 1	
669		e define la VNE como aquella velocidad en la que:
	1	
	•	a) la aeronave entra en zarandeo (bufetting).
	2	2
		b) no debe extenderse el tren de aterrizaje.
	3	* 3
		c) no debe excederse.
0=0		
670		
		En qué punto de la pista se debe planificar el ascenso para evitar los posibles efectos de una estela turbulenta proveniente de una aeronave a reacción que acaba de aterrizar antes que usted despegue?
	1	* 1
'	•	a) Pasando el punto donde la aeronave a reacción hizo contacto en la pista.
	2	2
		b) En el punto donde la aeronave a reacción hizo el impacto de aterrizaje o justo antes de dicho punto.
	3	3
		c) Aproximadamente 500 pies antes del punto donde el avión a reacción hizo el impacto de aterrizaje.
074		
671	S 1	
	1	1 1
	•	a) Dividiendo los brazos totales por los momentos totales.
	2	2
		b) Multiplicando los brazos totales por el peso total.
	3	* 3
		c) Dividiendo los momentos totales por el peso total.
672	S 1	
012		a indicación de temperatura de aceite de motor anormalmente alta puede deberse a:
	1	1 1
		a) un rodaje defectuoso.
	2	* 2
		b) un nivel de aceite demasiado bajo.
	3	3   1
		c) operar con una mezcla excesivamente rica.
673	S 1	
0,0	75 En	el hemisferio sur, cuando se vuela hacia un área de baja presión, la dirección y velocidad del viento serán:
	1	
		a) desde la izquierda y en disminución.
	2	* 2
		b) desde la derecha y en aumento.
	3	c) desde la derecha y en disminución.
		c) desde la defectia y ell distrillidation.
674	S 1	
		n buen lider, para ser efectivo debera reunir condiciones de
	1	1
		aAutoritario, tenaz, rigido
	2	Department of the control of the con
	2	b) Democratico-servicial-amable-proactivo
	3	c) Asertivo-democratico-proactivo-flexible
		o, rissuita asimosianaa produtto tionisto
675		
	PCVI E	panel de instrumentos indica que:







