GY 80 HORIZON NOTICE D'UTILISATION

NOTICE D'UTILISATION

GY 80 HORIZON

Les paragraphes ci-après énumérés du présent document, relatifs aux exigences du règlement :

Chapitre II - Paragraphe 10 - Limitations
Paragraphe 11 - Procédure en secours
Paragraphe 13 - Consignes de chargement

Chapitre III - Performances de décollage -Pages 1 à 3 Performances d'atterrissage-Pages 4 à 6 Vitesses ascensionnelles -Pages 7 à 9

ont été approuvés par le

S.G.A.C. Le 29 - 7 - 64 Avions GY 80 moteurs 150 et 160 ch Le 20 - 12- 65 Avions GY 80 moteur 180 ch

NOTA: A la date du <u>9.2.1966</u>, la masse maximale autorisée au décollage passe de 1100 kg à 1150 kg pour les avions à moteur 180 ch.

1er Janvier 1966

Amprimé en France

GY 80 HORIZON NOTICE D'UTILISATION



GY 80 HORIZON NOTICE D'UTILISATION

TABLE DES MATIERES

	Pages	Dates
APITRE I - DESCRIPTION		
1. Caractéristiques	1	ler Janvier 1966
,	2	ler Janvier 1966
	3	ler Janvier 1966
	4	ler Janvier 1966
	5	ler Janvier 1966
2. Groupe motopropulseur	6	ler Janvier 1966
3. Structure		
4. Atterrisseur	7	ler Janvier 1966
	8	1er Janvier 1966
	9	ler Juin 1964
	10	ler Juin 1964
	11	ler Juin 1964
	12	ler Juin 1964
5. Commandes de voi	13	ler Janvier 1966
6. Circuit carburant		
	14	ler Juin 1964
	15	ler Janvier 1966
	16	ler Janvier 1966
7. Réchauffage du carburateur	17	ler Janvier 1966
8. Circuit électrique		
9. Aménagement de la cabine		
10. Conditionnement	18	1er Janvier 1966
	19	1er Janvier 1966
	20	ler Juin 1964
	21	1er Janvier 1966
	22	ler Juin 1964
	23	ler Janvier 1966
	24	ler Janvier 1966
	25	ler Janvier 1966
CHAPITRE II - CONSIGNES OPERATIONNELLES		
1. Visite prévol	1	ler Juin 1964
	2	ler Juin 1964
2. Mise en route du moteur	3	ler Janvier 1966
3. Point fixe avant décollage		
4. Roulement au sol	4	ler Juin 1964
5. Décollage		
6. Montée	5	1er Janvier 1966
7. Croisière	6	ler Janvier 1966
	7	ler Janvier 1966
		Table des Matières
1er Janvier 1966		Page 1

GY 80 HORIZON NOTICE D'UTILISATION

	Pages	Dates
	8	ler Janvier 1966
8. Approche et atterrissage	9	1er Janvier 1966
9. Arrêt du moteur		
10. Limitations	10	1er Janvier 1966
11. Procédure en secours	11	1er Janvier 1966
12. Manœuvres de l'avion au sol - Campement	12	1er Janvier 1966
13. Consignes de chargement		
14. Utilisation du calculateur de centrage	13	1er Janvier 1966
	14	1er Janvier 1966
	15	ler Janvier 1966
	16	1er Janvier 1966
	17	ler Janvier 1966
	18	1er Janvier 1966
	19	ler Janvier 1966
	20	1er Janvier 1966
	21	ler Janvier 1966
IAPITRE III - PERFORMANCES		
- Performances de décollage en fonction de l'altitude		
(Moteur 0-320-E)	1	ler Janvier 1966
- Performances de décollage en fonction de l'altitude		10. 20,110. 1700
(Moteur 0-320 D)	2	ler Janvier 1966
- Performances de décollage en fonction de l'altitude	-	101 30114161 1700
(Moteur 0-360-A)	3	ler Janvier 1966
- Performances d'atterrissage en fonction de l'altitude	ŭ	rei Junvier 1700
(Moteur 0.320-E)	4	1er Janvier 1966
- Performances d'atterrissage en fonction de l'altitude	4	ier Janvier 1966
(Moteur 0-320-D)	•	1 1
·	5	ler Janvier 1966
- Performances d'atterrissage en fonction de l'altitude (Moteur 0-360-A)		
,	6	ler Janvier 1966
- Vitesses ascensionnelles et plafonds		
(Moteur 0-320-E)	7	1er Janvier 1966
- Vitesses ascensionnelles et plafonds		
(Moteur 0-320 D)	8	1er Janvier 1966
- Vitesses ascensionnelles et plafonds		
(Moteur 0-360-A)	9	1er Janvier 1966
- Performances en palier croisière en fonction de la puissance		
et de l'altitude (hélice pas fixe, moteurs 150 et 160 ch)	10	1er Janvier 1966
- Performances en palier croisière en fonction de la puissance		
et de l'altitude (hélice pas variable, moteur 160 ch)	11	1er Janvier 1966
- Performances en palier croisière en fonction de la puissance		
et de l'altitude (hélices pas fixe, moteur 180 ch)	12	ler Janvier 1966
- Courbes moteur 0-320-E	13	1er Janvier 1966
	14	1er Janvier 1966
- Courbes consommation (Moteur 0-320-E)	15	1er Janvier 1966
	16	1er Janvier 1966
le des Matières		
e 2		1er Janvier 1966

GY 80 HORIZON NOTICE D'UTILISATION

	Pages	Dates
- Courbes moteur 0-320-D	17	ler Janvier 1966
	18	ler Janvier 1966
- Courbes consommation (Moteur 0-320-D)	19	ler Janvier 1966
	20	ler Janvier 1966
- Courbes moteur 0-360-A	21	ler Janvier 1966
	22	ler Janvier 1966
- Courbes consommation (Moteur 0-360-A)	23	ler Janvier 1966
CHAPITRE IV - ENTRETIEN COURANT ET VERIFICATIONS		
1. Mise de niveau et réglage	1	ler Janvier 1966
2. Pneus	2	1er Janvier 1966
3. Batterie		
4. Freins		
5. Train d'atterrissage	3	ler Janvier 1966
6. Commandes de vol	4	ler Juin 1964
7. Glaces		10. 30 1704
8. Compartiment moteur		
9. Revêtements	5	ler Janvier 1966
10. Graissage		
	6	1er Janvier 1966
•	⁷ 7	ler Juin 1964
	8	ler Juin 1964
	9	ler Juin 1964
	10	ler Juin 1964
	11	ler Juin 1964
	12	ler Juin 1964
	13	ler Juin 1964
11. Vérifications périodiques (100 heures)	14	1er Janvier 1966
	15	ler Juin 1964

Table des Matières Page 3 - CHAPITRE I -

DESCRIPTION

GY 80 HORIZON NOTICE D'UTILISATION

VERSION	ı	II	111	IV	٧
- Capacité en carburant	160	160 l	160 l	200 1	200
- Avec réservoir arrière			200 I		
- Empattement			1,600 m		
Voie			1,590 m		
Performances (conditions standard)					
- Vitesse max. en palier à Z = 0	234 km/h	236 km/h	249 km/h	248 km/h	250 km/h
- Vitesse de croisière max. à 75 % de la puissance de décollage	230 km/h	230 km/h	234 km/h	248 km∕h (à Z=2400m)	245 km/h (à Z=2700m)
- Vitesse de croisière au sol à 75 % de la puissance de décollage.	215 km/h	219 km/h	217 km/h	228 km∕h	221 km/h
- Vitesse max. à ne jamais dépasser			300 km/h	. ,	
- Vitesse ascensionnelle au sol à la masse max., montée au plafond	3,20 m/s	3,35 m/s	3,50 m/s	3,90 m/s	3,90 m/s
- Vites se optimum de montée correspondante	130 km/h	130 km/h	140 km/h	150 km/h	150 km/h
- Plafond pratique	4200 m	4700 m	4250 m	4700 m	4700 m
- Vitesse de décrochage, train et volets sortis, à la masse maximum	89 km∕h	90 km∕h	91 km/h	95 km/h	95 km∕h
- Longueur de roulement au décollage	250 m	325 m	290 m	290 m	290 m
- Longueur de franchissement des 15 m au décollage	450 m	545 m	575 m	525 m	525 m
- Longueur de roulement à l'atterrissage	280 m	290 m	310 m	310 m	310 m
)- Longueur de franchissement des 15 m à l'atterrissage	450 m	470 m	490 m	490 m	490 m
- Autonomie à 75 % de la puissance max.	6 h 15 mn	6 h	6 h	5 h 20 mn	5 h 20 mn
sans réserve, avec réservoir AR	1250 km	1250 km	1250 km	1250 km	125Q km

Chapitre I Page 2

GY 80 HORIZON NOTICE D'UTILISATION

CHAPITRE I

DESCRIPTION

1. Caractéristiques

A. Système international

VERSION	I	П	111	IV	٧
Moteur	Lycoming 0.320 E	Lycoming 0. 320 D	Lycoming 0. 320 D	Lycoming 0.360 A	Lycoming 0.360 A
- Hélice	Sensenich 61"	Sensenich 61**	Hartzell Ct Speed	Sensenich 62"	Sensenich 64"
- Puissance au décollage	150 ch	160 ch	160 ch	180 ch	180 ch
- Masse totale max, au décollage	1 020 kg	1050 kg	1 100 kg	1100 kg	1 100 kg
- Masse à vide équipé (sans équipements optionnels)	600 kg	602 kg	620 kg	617 kg	617 kg
- Charge utile (4 passagers + bagages + carburant)	420 kg	448 kg	480 kg	483 kg	483 kg
- Surface alaire	13 m ²				
- Allongement			7,3		
- Envergure			9,700 m		
- Longueur hors tout			6,570 m		
- Hauteur hors tout			2,600 m		
- Diamètre de l'hélice	1,880 m	1,880 m	1,830 m	1,930 m	1,930 m
- Garde de l'hélice au sol, amortisseurs enfoncés	0,172 m	0,172 m	0, 197 m	0,147 m	0, 147 m
)harge au m²	78 kg	81 kg .	85 kg	85 kg	85 kg
- Charge au ch	6,8 kg	6,6 kg	6,9 kg	6,1 kg	6, 1 kg
- Dimensions de la cabine	Longueur Largeur p		100 m - Larç	Hauteur : 1,: geur places A	
- Dimensions de la soute à bagages	Profondeur :	0,300 m - H	lt : 0,700 m	- Largeur :	0,900 m

^{*} Dans cette version, il est possible de monter une hélice Sensenich de 63". Le poids total maximum au décollage est limité à 1 020 kg, la vitesse de craisière est augmentée de 10 km/h.

Chapitre I

ler Janvier 1966

Page 1

GY 80 HORIZON NOTICE D'UTILISATION

B.- Système Anglo-Américain

VERSION	Į.	11	111	١٧	٧
- Moteur	Lycoming 0.320E	Lycoming 0.320D	Lycoming 0.320D	Lycoming 0.360 A	Lycoming 0.360 A
- Hélice	Sensenich 61"	Sensenich 61#*	Hartzell Ct Speed	Sensenich 62"	Sensenich 64"
- Puissance au décollage	150 hp	160 hp	160 հթ	180 hp	180 hp
- Masse totale max. au décollage	2 248.080 lb	2314.21b	2 424.4 lb	2 424.4 lb	2 424.416
- Masse à vide équipé (sans équipements optionnels)	1 322.4 1Ь		1 366.480 Њ	1 359.8681ь	
- Charge utile (4 passagers + bagages + carburant)	925.6816	987. 39216		1064.3521ь	1 064.53211
- Surface alaire	139.932 s qft				
- Allongement]		7.3		
- Envergure			31. 82' 21. 55'		;
- Longueur hors tout			8. 53'		
- Hauteur hors tout	6.16'	6.16'	8.33 6.00'	6.33'	6.33'
- Diamètre de l'hélice		55	0.00	0.00	17.46 lb
- Charge au pied ²	16.06 1Ь	16.531ь	17.46 lb	17.46 lb	
- Charge au hp	14.987 Њ	14.546 в	15.207 1Ь	13.444 1Ь	13.444 1ь
- Dimensions de la cabine	Longueur : 7.21' Hauteur :				4.10'
	Largeur places AV : 3.60' Largeur places AR : 3.				AR: 3.47'
- Dimensions de la soute à baçages	Profondeur: 0.98' Hauteur: 2.29' Largeur: 2.			or : 2.95'	
- Capacité en carburant	42.2 gal.US	42.2 gal. US	42.2 gal. US	52.7 gal.US	52.7 gal.US
	35.2 gal.lmg	35.2gal.lmp	35.2 gal.lmp	44 gal. Imp.	44 gal.lmp
- Avec réservoir arrière	52.	I 7 gal US		44 gal. Imp.	

Chapitre 1 Page 3

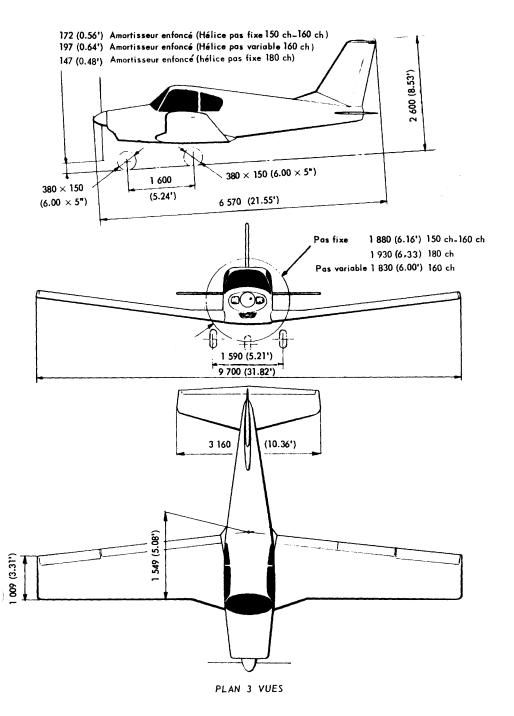
^{*}Dans cette version, il est possible de monter une hélice Sensenich de 63°. Le poids total maximum au décollage est limité à 2248.080 lb, la vitesse de croisière est augmentée de 5.4 knots.

GY 80 HORIZON NOTICE D'UTILISATION

VERSION	1	II	III	IV	٧
- Empattement	5.24'				
- Voie			5.21'		
- Garde de l'hélice au sol, amortisseurs enfoncés	0.56 '	0.56'	0.64'	0.48'	0.48'
erformances (conditions standard)					
- Vitesse max. en palier à Z = 0	126,3 kt	127,4 kt	134.4 kt	133.9 kt	134,9 kt
- Vitesse de croisière max. à 75 % de la puissance de décollage	124.1 kt	124.1 kt	126.3 kt	133.9 kt (à 7873.9')	132,2 kt (à 8858,2†)
- Vitesse de croisière au sol, à 75 % de la puissance de décollage	116 kt	118.2 kt	117.1 kt	123,1 kt	119,3 kt
- Vitesse maxi. à ne jamais dépasser	162 kt				
- Vitesse ascensionnelle au sol, à la masse max., montée au plafond	6.2 kt	6.5 kt	6.8 kt	7.5 kt	7.5 kt
- Vites se optimum de montée correspondante	70.1 kt	70.1 kt	75.5 kt	80.9 kt	80.9 kt
- Plafond pratique	13779.48	15 419.9'	13 943.52'	15 4 19.9 '	15419.91
- Vitesse de décrochage, train et volets sortis, à la masse maximum	48 kt	48.6 kt	49.1 kt	51.2 kt	51.2 kt
- Longueur de roulement au décollage	820.20 '	1 066 26'	951.44'	951.44'	951.44'
- Longueur de franchissement des 49.21' au décollage	1476.37'	1788.05'	1 886.47'	1722.43'	1722.43'
- Longueur de roulement à l'atterrissage	918.63'	951 .44'	1 017.05′	1017.05'	1017.05
Longueur de franchissement des 49.21' ja l'atterrissage	1476.37'	1541.99'	1607.60'	1607.60'	1607.60'
- Autonomie à 75 % de la puissance max.	6 h 15 mn	6 h	6 h	5 h 20 mn	5 h 20 mn
(sans réserve, avec réservoir arrière)	776.8 miles	776.8 miles	776.8 miles	776.8 miles	776.8 miles

Chapitre I Page 4

GY 80 HORIZON NOTICE D'UTILISATION



1er Janvier 1966

Chapitre I Page 5

GY 80 HORIZON NOTICE D'UTILISATION

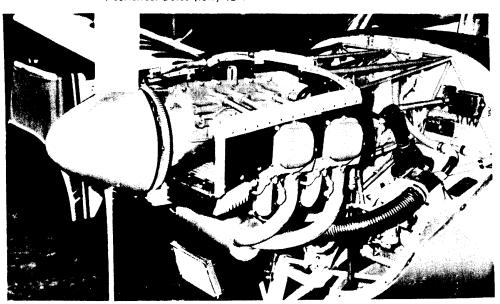
2. Groupe motopropulseur

Trois types de moteurs peuvent être montés sur l'avion GY 80 :

- Le moteur Lycoming, modèle 0.320.E de 150 ch à 2.700 tr/mn. Taux de compression de 7, utilisant de l'essence 80/87 octane.
- Le moteur Lycoming, modèle 0.320.D de 160 ch à 2.700 tr/mn. Taux de compression de 8,5 utilisant de l'essence 91/96 octane.
- Le moteur Lycoming, modèle 0.360.A. de 180 ch à 2.700 tr/mn Taux de compression de 8,5 utilisant de l'essence 91/96 octane.

in version standard, chaque moteur est livré avec :

- 2 magnétos Scintilla avec rampes blindées.
- 1 carburateur Marvel.
- I pompe à carburant.
- 1 génératrice Delco-Rémy 12 V (20 A ou 50 A) avec régulateur de tension.
- 1 démarreur Delco-Rémy 12 V



3. Structure

La structure est entièrement métallique.

: partie avant du fuselage y compris la cabine est en tubes d'acier au chrome molybdène soudés, pe revêtement en alliage léger non travaillant.

Ce châssis reçoit tous les points d'attache principaux : moteur, train AV., train principal, voilure et partie arrière du fuselage.

La partie arrière est une coque en alliage léger rivé.

La protection est assurée en finition par une couche de peinture glycérophtalique séchant à l'air.

Chapitre 1 Page 6

GY 80 HORIZON NOTICE D'UTILISATION

La voilure est de structure monolongeron, à revêtement travaillant rivé. Elle est démontable en deux parties de part et d'autre du fuselage.

Les 6 éléments mobiles de bord de fuite sont identiques.

Deux de ces éléments constituent les ailerons, les quatre autres constituent les volets hypersustentateurs.

Les empennages monolongerons sont construits en caisson rivé à revêtement travaillant.

L'empennage horizontal est entièrement mobile et comporte un anti-tab de restitution d'effort.

L'empennage vertical de grande surface est en flèche.

Chaque demi-empennage horizontal et la dérive sont interchangeables.

4. Atterrisseur

L'atterrisseur est du type tricycle, les 3 roues sont identiques.

La roue AV, est conjuguée avec le palonnier et permet les évolutions au sol.

Les amortisseurs sont du type oléopneumatique.

Les roues du train principal sont équipées de freins à disques à commande hydraulique agissant simultanément.

A-Caractéristiques de l'atterrisseur :

- Amortis seur AV.: téléscopique oléopneumatique
 - course (totale) : 140 mm (5.5")
 - course restante (sous charge statique) : 80 à 100 mm (3.15" à 3.93")
 - pression de gonflage(détendu): 15,68 ± 0,49 bars ; 16 ± 0,5 kg/cm² (228 ± 7 PSI)
 - liquide : AIR 3520
- Amortisseurs principaux : oléopneumatiques à balancier
 - course (sous charge maxi)

(totale à la route) : 175 mm (6.9°)

(totale au piston) : 54 mm (2.1") (restante ") : 25 mm (0.98")

- pression de gonflage (détendu) : $59 \pm 0.49 \, \mathrm{bars}$; $60.18 \pm 0.5 \, \mathrm{kg/cm^2}$ ($860 \pm 7 \, \mathrm{PSI}$)
- liquide AIR 3520
- Roues : pneumatiques Dunlop 380 imes 150 (6.00 imes 5")
 - pression de gonflage AV. : 1,850 kg/cm2 (26.4.PSI)
 - pression de gonflage AR. : 2 kg/cm2 (28.5 PSI)

Chapitre 1

1er Janvier 1966

Page 7

GY 80 HORIZON NOTICE D'UTILISATION

- Freins : hydrauliques à disques
 - Liquide : Lockheed automobile nº 5 ou
 - · STOP grade B.
- Rayon de virage : 5 m (16.40°)

B. Fonctionnement de l'atterrisseur :

'atterrisseur principal et l'atterrisseur AV, sont partiellement rétractables par un dispositif mécanique stique. Un vérin à vis à écrou irréversible commandé de la place pilote par une manivelle, entraîne les trois jambes connectées entre elles par un système de leviers et de bielles.

La commande de l'atterrisseur présente la particularité d'être solidaire de la commande des volets hypersustentateurs.

Le système de manœuvre est conçu afin d'offrir le maximum de sécurité.

(1) Au sol

Vérifier que :

- le verrou est en position enfoncé, laissant apparaître l'indication "SORTI".
- la manivelle ne peut tourner ni dans un sens, ni dans l'autre.
- la lampe verte, témoin de verrouillage train "SORTI", s'allume lorsqu' on met le contact BATTERIE.

ATTENTION: NE JAMAIS MANŒUVRER LE VERROU AU SOL.

(2) Rentrée du train

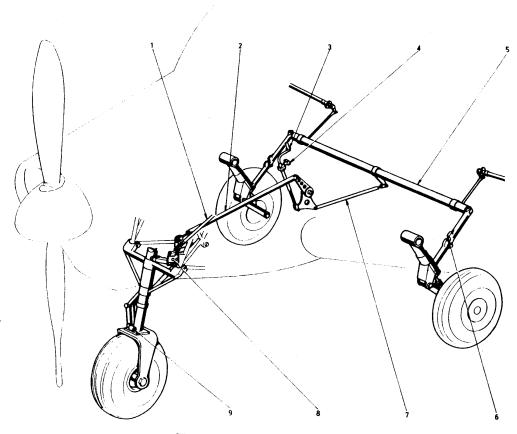
- Placer le verrou en position "RENTRE" (tirer à soi le bouton, puis le tourner d'un demi-tour).
- Tourner la manivelle dans le sens horaire (19 tours).
- La lampe verte s'éteint aussitôt et la lampe rouge s'allume.
- Après 19 tours, la manivelle ne peut plus être tournée dans un sens, ni dans l'autre, et la lampe, rouge s'éteint.
- Contrôler la position rentrée du train par la position des volets qui sont effacés et les voyants lumineux qui sont éteints. >

Chapitre l Page 8

GY 80 HORIZON NOTICE D'UTILISATION

LEGENDE

REP.	DESIGNATION			
1.	Bielle de commande de direction			
2	Bielle de commande de relevage du train avant			
3	Vérin de relevage			
4	Verrouillage du train			
5	Tube de torsion			
6	Butée de contrefiche			
7	Bielle de commande de relevage du train principal			
8	Ensemble commande de direction			
9	Attache de remorquage			

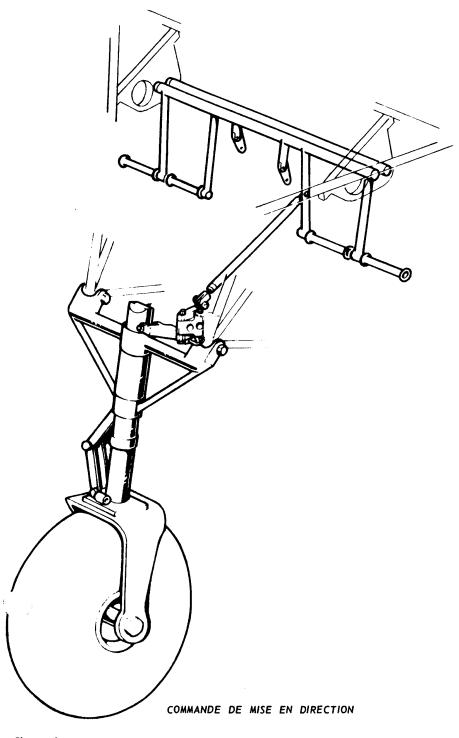


SCHEMA TRAIN ET RELEVAGE

ler Juin 1964

Chapitre I Page 9

GY 80 HORIZON NOTICE D'UTILISATION



Chapitre I Page 10

GY 80 HORIZON NOTICE D'UTILISATION



TRAIN AVANT

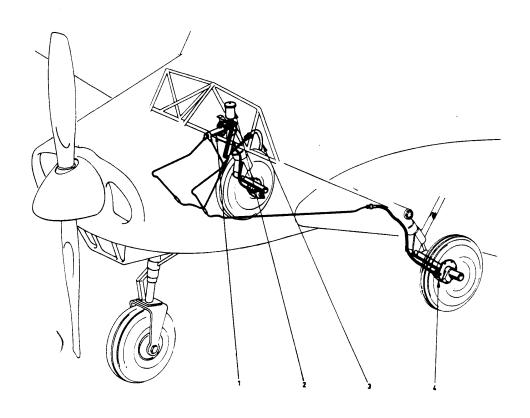
TRAIN PRINCIPAL



GY 80 HORIZON NOTICE D'UTILISATION

LEGENDE

REP.	DESIGNATION	
1	Maitre cylindre.	
2	Réservoir.	
3	Poignée de commande.	
4	Bloc de freinage.	



CIRCUIT DE FREINAGE

Chapitre | Page 12

GY 80 HORIZON NOTICE D'UTILISATION

(3) Sortie du train

- Placer le verrou en position "SORTI" (tirer à soi le bouton, puis le tourner d'un demi-tour).
 - Tourner la manivelle dans le sens anti-horaire (19 tours), la lampe rouge s'allume.
 - Après 19 tours, la manivelle ne peut être tournée ni dans un sens, ni dans l'autre.
 - La lampe verte témoin de verrouillage train SORTI est allumée.
 - Contrôler la sortie du train par la position des volets.

5. Commandes de vol

Les commandes de vol permettent le pilotage des deux postes.

La profondeur et les ailerons sont actionnés par un volant coulissant horizontalement à travers le tableau de bord.

La gouverne de direction est commandée par un palonnier à pédales suspendues.

La gouverne de profondeur est constituée par un empennage horizontal mobile avec anti-tab automatique et utilisable en tab commandé par un volant situé entre les sièges pilotes.

Les ailerons sont du type à fente.

Les volets du type Fowler sont actionnés en même temps que le train, leur commande étant commune. Il n'existe en conséquence qu'un braquage unique pour les configurations décollage et atterrissage.

6. Circuit carburant

Le carburant est contenu dans 2 réservoirs de bord d'attaque, démontables, situés sous l'emplanture de voilure et devant le longeron. Leur capacité est de 80 litres (21.1.G.US-17.8 G.lmp.)

Pour les moteurs 180 ch et sur demande pour les moteurs 150 et 160 ch, un réservoir auxiliaire muni d'un jaugeur électrique est placé dans le fuselage sous la banquette arrière. Sa contenance est de 40 litres (10.5 G.US-8.8 G.lmp.).

En version 2 réservoirs, un robinet 3 voies, 4 manœuvres, permet de passer sur l'un ou l'autre de ces réservoirs ou sur les deux à la fois.

En version 3 réservoirs, un robinet 3 voies, 3 manœuvres, permet de passer sur deux réservoirs de bord d'attaque à la fois ou sur réservoir arrière.

Chaque réservoir comprend un orifice de remplissage, un filtre doigt et un jaugeur à transmission électrique pour le tableau de bord.

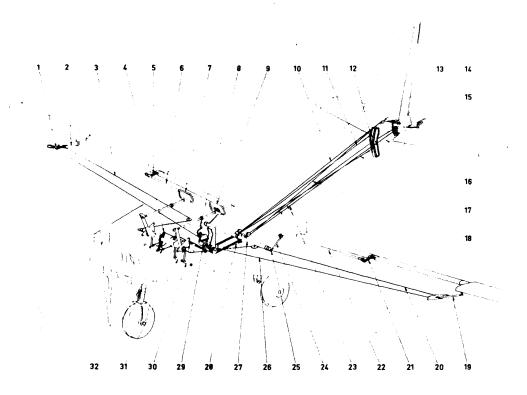
Une pompe électrique de secours, destinée à remplacer la pompe mécanique du moteur en cas de panne, est utilisée normalement en sécurité au décollage et à l'attérrissage.

Chapitre I Page 13

GY 80 HORIZON NOTICE D'UTILISATION

LEGENDE

Rep.	Désignation	Rep.	Désignation
1	Renvoi de commande aileron dans voilure	17	Cable de commande profondeur (piqué)
2	Bielle de commande aileron droit	18	Cable de commande de direction droit
3	Cable de commande aileron droit	19	Bielle de commande aileron gauche
4	Guignol de commande de profondeur	20	Cable de commande aileron gauche
5	Bielle de commande de volets droits	21	Bielle de commande de volets gauches
6	Tube de torsion de volets droits	22	Tube de torsion de volets gauches
1	Volant droit	23	Cables de commande de tab
1.	Vérin de Cde des volets (relevage du train)	24	Bielle de commande de volets
9	Volant gauche	25	Levier de commande de volets
10	Cable de commande de direction gauche	26	Cable de conjugaison des ailerons
11	Cable de commande profondeur (cabré)	27	Tube de torsion dans fuselage
12	Guignol de commande profondeur	28	Bielle de commande des volets
13	Renvoi de direction	29	Boitier commande de tab
14	Vis de commande de tab	30	Pédalier gauche
15	Bielle de commande de tab	31	Pédalier droit
16	Bielle de commande profondeur	32	Ensemble de conjugaison des pédaliers.



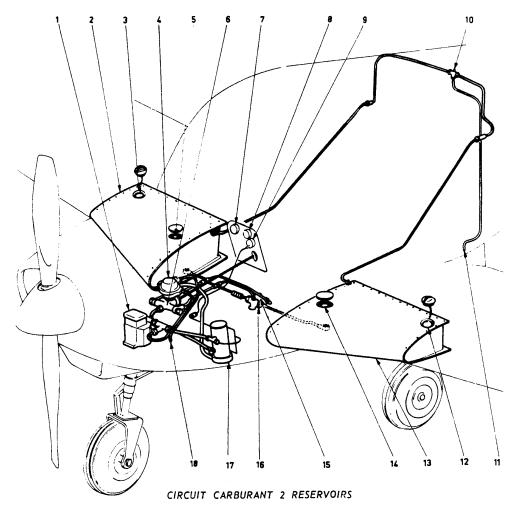
COMMANDES DE VOL

Chapitre I Page 14

GY 80 HORIZON NOTICE D'UTILISATION

LEGENDE

Rep.	Désignation	Rep.	Désignation
1	Carburateur	11	Mise à l'air libre inférieure des réservoirs
2	Réservoir de bord d'attaque droit	12	Goulotté de remplissage réservoir gauche
3	Goulotte de remplissage réservoir droit	13	Réservoir de bord d'attaque gauche
4	Pompe moteur	14	Jaugeur dy réservoir gauche
5	Jaugeur du réservoir droit	15	Purge du/circuit droit
6	Robinet	16	Purge du circuit gauche
7	Récepteur jaugeur droit	17	Pompe électrique
8	Récepteur jaugeur gauche	18	Mise à l'air libre de la pompe moteur
9	Mano pression		• •
10	Mise à l'air libre supérieure des réservoirs	1	



ler Janvier 1966

Chapitre I Page 15

GY 80 HORIZON NOTICE D'UTILISATION

LEGENDE

Rep. Désignation	Rep.	Désignation
1 Carburateur	12	Réservoir arrière
2 Réservoir de bord d'attaque droit	13	Mise à l'air libre supérieure des réservoirs
Goulotte de remplissage réservoir droit Pompe moteur	14	Goulotte de remplissage du réservoir arrière
5 Jaugeur du réservoir droit	15	Mise à l'air libre inférieure des réservoirs
6 Robinet	16 17	Goulotte de remplissage réservoir gauche
7 Récepteur jaugeur droit	18	Réservoir de bord d'attaque gauche Jaugeur du réservoir gauche
8 Récepteur jaugeur arrière 9 Récepteur jaugeur gauche	19	Purge du réservoir arrière
10 Mano pression	20	Purge des réservoirs de bord d'attaque
11 Jaugeur du réservoir arrière	21	Pompe électrique
	22	Mise à l'air libre de la pompe moteur.
8 700		
	\	
	1	
	\ '	
	20	19 18 17 16 15

Chapitre I Page 16

GY 80 HORIZON NOTICE D'UTILISATION

7. Réchauffage du carburateur

Il s'opère par prélèvement d'air chaud dans un échangeur enveloppant deux pipes d'échappement.

La commande est placée sur le tableau de bord.

8. Circuit électrique

La génération électrique est obtenue à partir :

- D'une génératrice 12 volts, 20 ampères pour les avions à moteur lycoming 0.320 E de 150 ch.
- D'une génératrice 12 volts, 50 ampères pour les avions à moteurs Lycoming 0.320-D-160 ch et Lycoming 0.360 A 180 ch.

Cette génératrice entrainée par le moteur, alimente une batterie 12 volts, 30 ampères située dans le compartiment moteur.

Les interrupteurs et les fusibles sont placés sur la partie droite de la planche de bord, sous les panneaux instruments.

En version standard, les accessoires suivants sont alimentés :

- 1 démarreur avec son relais (voir groupe motopropulseur).
- 1 pempe à essence électrique et son voyant vert.
- I thermomètre d'huile
- 1 manomètre d'huile
- 2 cu 3 jaugeurs de carburant
- 2 voyants vert et rouge de train
- 1 amperemètre
- 1 avertisseur sonore de décrochage (klaxon)
- 1 avertisseur sonore train rentré gaz réduits (klaxon).

En outre, l'alimentation des équipements optionnels suivants a été prévue :

- Phare d'attérrissage
- Feux anti-collisions
- Feux de navigation
- Un jaugeur de carburant pour les moteurs 150 et 160 ch.
- Eclairage du tableau de bord et de la cabine
- Radio V.H.F. radio-compas-V.O.R.-I-L-S. etc...
- Indicateur de virage
- Réchauffage antenne anémométrique
- Totaliseur de temps
- Thermo carburateur

Dans ce cas, une génératrice 12 volts, 50 ampères est utilisée.

9. Aménagement de la cabine

L'habitacle est accessible par deux portes latérales s'ouvrant d'arrière en avant. L'aménagement comporte deux sièges à l'avant et une banquette à l'arrière.

Chapitre 1 Page 17

GY 80 HORIZON NOTICE D'UTILISATION

Le tableau de bord en version standard, n'autorise que le vol à vue. Néanmoins, les emplacements ont été prévus pour permettre le montage d'un horizon artificiel et d'un directionnel, alimentés par une pompe à vide entrainée par le moteur.

De même, il est possible, selon le désir des utilisateurs, d'y installer un VHF émetteur et récepteur avec, si nécessaire, VOR et ILS, un radio compas, un émetteur et récepteur HF, un VHF de secours.

La partie supérieure du tableau de bord groupe les instruments de vol et de contrôle moteur.

Les instruments et commandes du circuit de carburant sont groupés sur un pupitre vertical placé entre les 'a sièges AV. Entre les deux tableaux sont alignées, de gauche à droite, les commandes de désembuage mimatisation, les commandes du groupe motopropulseur, enfin les commandes du circuit électrique.

La commande de freins est placée à main droite du pilote et accessible de la place de gauche. Pour maintenir le freinage (parking) tirer et tourner la poignée à droite.

Entre les deux sièges AV, on trouve la manivelle de commande du train déjà décrite au § 4 et le volant du tab de profondeur, ainsi que l'indicateur de position.

Les sièges AV sont réglables en vol, longitudinalement par une poignée placée sous chaque siège, à l'avant.

Chaque place possède une ceinture ventrale de sécurité à déboucl age rapide.

10. Conditionnement

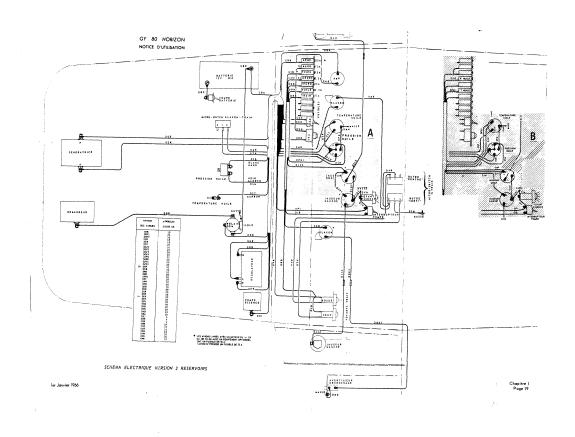
La cabine est alimentée soit en air frais, soit en air chaud. L'air chaud provient d'un échangeur enveloppant deux pipes d'échappement.

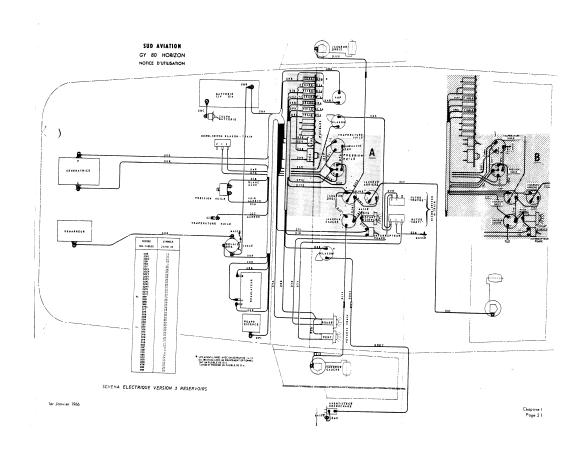
Deux vannes commandées du tableau de bord permettent les combinaisons suivantes :

- A. Désembuage du pare-brise par soufflage d'air chaud.
- B. Désembuage du pare-brise et chauffage cabine par soufflage d'air chaud.
- C. Soufflage d'air frais au pare-brise.
- D. Soufflage d'air frais au pare-brise et dans la cabine.

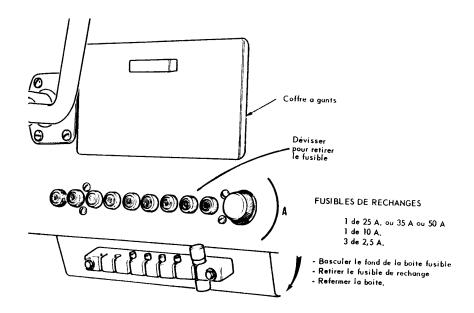
Chaque occupant dispose d'un aérateur comportant une prise dynamique d'air frais sur le côté de la cabine. En outre, un volet commandé de l'AR de la cabine permet de régler le débit d'une prise de dépression située sur le dessus du fuselage.

Chapitre 1 Page 18





GY 80 HORIZON NOTICE D'UTILISATION



DETAIL "A" Avions: 107, 111, 115, 06, 07, 126 à 149



DETAIL "A" Avions : 150 et la suite



UTILISATION DES FUSIBLES DE RECHANGES

ler Janvier 1966 Chapitre I Page 23

GY 80 HORIZON NOTICE D'UTILISATION

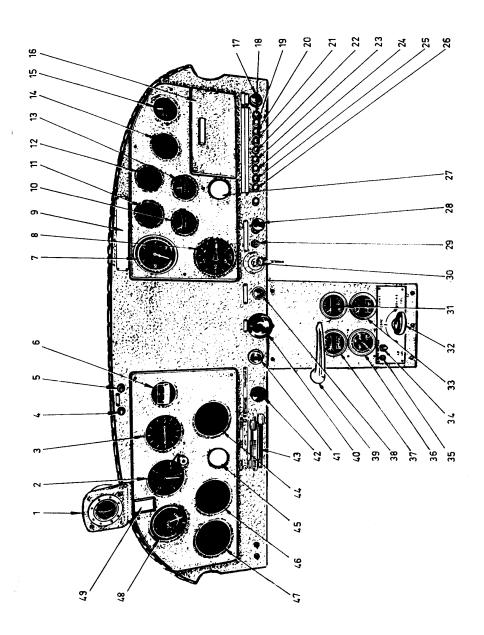


TABLEAU DE BORD
PLANCHE DE BORD EN DEUX PARTIES

Chapitre 1 Page 24

GY 80 HORIZON NOTICE D'UTILISATION

Désignation	Fusible "disponible"	Manche droit	Coupe-batterie	Excitation generatrice	Sélenteur magneto	Janseur reservoir ayant droit	Robinet d'essence	ereinto ericilixuo riovieve riecuol		Commande pompe electrique	Voyant pompe électrique	Pression d'essence	Jaugeur réservoir avant gauche	Mixture	Poignée commande freins	Poignée commande des gaz	Commande hélice	Réchauffage carburant	Commande conditionnement d'air	Disponible	Manche gauche	Disponible	Dienosiki			Plaquette R.C.	
Rep.	%	27	78	3	8	3	3 6	3		a	32	3%	37	8	33	9	4	42	43	44	45	4	47	. 9		4	
Désignation	Compas	Altimètre	Varionètre	Voyant vert (train sorti)	Voyant rouge (manœuvre train)	Indicateur virage glissade	Tachimètre	Pression admission	Plaquette d'utilisation	Pression d'huile	Disponible	Disponible	Température d'huile	Disponible	Ampèremètre	Coffre à gants	Fusible "génératrice"	Fusible "démarreur"	Fusible "pompe à essence"	Fusible "Jaugeur" - A*	Fusible "Pression d'huile" - B	Fusible "Décrochage"	Fusible "huile" - A*	Fusible "Température d'huile" B*	Fusible "train"	Fusible "disponible"	Fusible "disponible"
Rep		7	М	٧	Ŋ	9	7	œ	0	2	=	12	22	7	15	9	12	20	6	8		73	23		23	24	25

* A-Valable Avions 107,111,115,06.07.126 à 149 R-Valable Avions 150 et suite

Chapitre 1 Page 25

- CHAPITRE II -

CONSIGNES OPÉRATIONNELLES

GY 80 HORIZON NOTICE D'UTILISATION

CHAPITRE 11

CONSIGNES OPERATIONNELLES

1. Visite Prévol

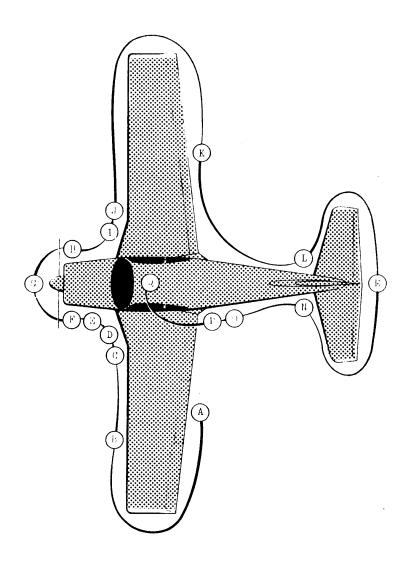
Procéder à la visite prévol suivant le tableau ci-dessous.

- A Vérifier le bon état des volets et ailerons, le libre débattement de ceux-ci et le freinage des attaches de commandes de vol.
- B Vérifier le bon état et la propreté de la prise totale anémométrique.
- C Vérifier le train principal gauche (contrefiche en butée franche, amortisseur et pneu correctement gonflés, état du pneu, rallonge de gonflage enlevée).
- D Vérifier le plein du réservoir carburant et purger (purge rapide sous fuselage derrière train avant).

 Certains appareils sont munis d'une purge commandée de l'intérieur de la cabine pour répondre au réglement américain.
- E Vérifier mise à l'air libre de la pompe moteur.
- F Vérifier le compartiment moteur (couloir de refroidissement dégagé de tout corps étranger, propreté du radiateur d'huile) les attaches de capot et les fermetures.
- G Vérifier le train avant (amortisseur et pneu correctement gonflés, état du pneu, rallonge de gonflage enlevée), le bon état de la casserole d'hélice, des pales d'hélice et du freinage du moyeu.
 - S'assurer que la fourche de remorquage est désengagée.
- H Vérifier le niveau d'huile moteur, le compartiment moteur (couloir de refroidissement dégagé de tout corps étranger) les attaches de capot et les fermetures.
- Vérifier le plein du réservoir carburant et (purger le réservoir auxiliaire arrière, Purge rapide sous fuselage derrière train avant pour version 3 réservoirs seulement).
- J Vérifier le train principal droit (contrefiche en butée franche, amortisseur et pneu correctement gonflés, état du pneu, rallonge de gonflage enlevée).
- K Vérifier le bon état des volets et ailerons, le libre débattement de ceux-ci et le freinage des attaches de commandes de vol.
- L Vérifier la prise statique droite.
- M Vérifier le libre débattement des empennages (profondeur et direction) le bon état des surfaces, des guignols de direction et le freinage des attaches de commandes de vol.
- N Vérifier la prise statique gauche.
- O Vérifier les mises à l'air libre des réservoirs carburant (supérieure et inférieure).
- P Vérifier le plein du réservoir carburant auxiliaire (version 3 réservoirs seulement).
- Q Vérifier la propreté des glaces, l'absence de craquelures et le bon état des charnières et serrures des portes.

Chapitre 11 Page 1

GY 80 HORIZON NOTICE D'UTILISATION



SCHEMA CONTROLE AU SOL

Chapitre II Page 2

GY 80 HORIZON NOTICE D'UTILISATION

- 2. Mise en route du moteur.
- A Freins de parking serrés (tirer puis tourner de 90° à droite)
- B Mixture plein riche (bouton enfoncé à fond au tableau)
- C Dans le cas d'une hélice à pas variable, le régulateur d'hélice plein petit pas (commande à fond au tableau).
- D Réchauffage carburateur coupé (bouton enfoncé à fond au tableau)
- E Interrupteur excitation génératrice sur marche
- F Contact batterie enclenché (bouton à fond au tableau)
- G Essence ouverte (en version 3 réservoirs, sur avant seulement).
- H Pompe électrique en marche (vérifier que le voyant vert s'allume et que la pression d'essence monte environ à 500 g/cm2) (7.10 PSI).
- 1 Faire 2 à 4 injections à la manette d'admission.
- J Manette d'admission : ouverture 1/10 environ.
- K Démarrer le moteur avec la clé anti-vol.
- L Relâcher la clé qui prend la position 1 + 2
- M Ne jamais insister au démarreur plus de 10 secondes, attendre 30 secondes avant le prochain démarrage si le moteur n'est pas parti.
- N Dès que le moteur tourne, verifier que la pression d'huile monte
- O Si la pression d'huile ne monte pas au bout de 30 secondes, couper
- P La pression essence doit se situer entre 420 et 500 a/cm²
- 3-Point fixe avant décollage.
- A Couper la pompe électrique et vérifier que la pression d'essence sur pompe moteur est de :

Minimum 35 g /cm2 (0.5 PSI) Maximum 420 g/cm2 (6 PSI)

B - En règle générale, par température extérieure supérieure à 20° C, limiter le point fixe à 2 minutes au maximum; par température inférieure à 20° C, point fixe de 4 minutes environ.

Régime de chauffage moteur : 800 à 1 200 tours/minute

- C Pression d'huile normale entre 4 et 6 kg/cm2 (57.1 à 85.7 PSI)
- D Température minimum de l'huile avant décollage : 40° C (vérifier que l'aiguille a décollé).
- NOTA: Par température extérieure exceptionnellement basse, il est possible que la température de l'huile moteur affichée soit nettement en dessous de 40°C par suite de fonctionnement du by-pass thermostatique.

Chapitre II Page 3

GY 80 HORIZON NOTICE D'UTILISATION

Dans ces conditions il est recommandé :

- 1°) De respecter les consignes demandées en B
- 2°) De constater à l'arrêt du moteur que l'aiguille du récepteur thermo à bien décollé de sa position O.

E - Sélection des magnétos

- Hélice pas fixe à N = 1 800 tr/mn
- Hélice pas variable à N = 2 200 tr/mn

(Perte maximum admissible sur une magnéto : 125 tr/mn).

F - Si le moteur est équipé d'une hélice à pas variable, constant speed, vérification de la régulation à 2 200 tours/minute, deux manoeuvres maximum.

Pour cette vérification, après avoir affiché 2 200 tours/minute à la manette d'admission, et bloqué la manette, tirer à fond le bouton de régulateur, le régime chute à 1 500 tours/minute environ. En repoussant à fond, le régime doit de nouveau atteindre 2 200 tours/minute.

- G Vérifier à l'ampéremètre que la génératrice charge.
- H Régler l'occultation des voyants sur plein éclairage (avions équipés de voyants occultables).

4. Roulement au sol

Freins de parking desserrés, sur terrain de rugosité moyenne :

- roulement à 1200/1500 tours/minute

Pour ralentir, réduire à l'admission et utiliser si besoin est, le frein par des manoeuvres progressives.

NOTA - La roue avant est conjuguée avec le palonnier.

Les manoeuvres à basse vitesse nécessitent des braquages impertants, les manoeuvres à grande vitesse, des braquages nettement plus faibles.

5. Décollage

- A Portières fermées et verrouillées (vérifier les fermetures du verrou supérieur et vérifier qu'aucune ceinture n'a gêné la fermeture à la partie inférieure).
- B Passagers installés et attachés.
- C 's profondeur au neutre, ou légèrement à cabrer (lère division) vérifier que le train est bien verrouillé (voyant vert allumé).
- D Contrôle supplémentaire par manivelle bloquée, (elle ne peut ni tourner dans un sens ni dans l'autre) et verrou de sécurité sur position "SORTI".
- E Remettre pompe électrique en marche.

Chapitre 11

Page 4

GY 80 HORIZON NOTICE D'UTILISATION

- F Vérifier de nouveau :
- contact sur 1 + 2
- réchauffage carburateur coupé (poussé à fond)
- hélice plein petit pas (hélice pas variable)
- mixture plein riche
- excitation génératrice sur marche.
- G Pression d'huile normale : 4 à 6 kg/cm2 (57.1 à 85.7 PSI) Température d'huile, environ 40°C.
- H Vérifier au début du roulement le régime et la pression d'admission*
 - moteur 150ch pas fixe: 2200 tr/mn 950 mb (28.044 in hg) environ
 - moteur 160 ch pas fixe: 2300 tr/mn 950 mb (28.044 in hg) environ
 - moteur 160 ch pas variable : 2 700 tr/mn 950 mb (28.044 in hg) environ
 - moteur 180 ch pas fixe, hélice 62": 2300 tr/mn 950 mb (28.044 in hg) environ
 - moteur 180 ch pas fixe, hélice 64": 2 260 tr/mn 950 mb (28.044 in hg) environ
- I Soulager le train avant à partir de 80 km/h (43.2 knots) Vitesse initiale de montée : 120 km/h (64.8 knots).
- J Rentrer le train et les volets (verrou de sécurité sur "RENTRE", tourner 19 tours de manivelle dans le sens rentrée. Au cours de la manoeuvre le voyant rouge est allumé, le vert éteint.

Lorsque le train est verrouillé rentré, les deux voyants sont éteints.

Vérification extérieure par position des volets qui sont effacés et vérification par manivelle verrouillée (ne peut tourner ni dans un sens, ni dans l'autre).

Il est recommandé de freiner avant le relevage du train et en aucun cas au cours de la manoeuvre.

6. Montée

- Mixture sur plein riche.
- Moteurs 150 ch et 160 ch hélice pas fixe plein gaz vitesse optimum de montée 130 km/h (70.2 knots)
- Moteurs 180 ch. hélices pas fixe 62" et 64" plein gaz vitesse optimum de montée 150 km/h (81knots)
- Moteurs 160 ch hélice pas variable 2600 tr/mn 880 mb (25.9 in hg) vitesse optimum de montée 140 km/h (75.6 knots)
- Tab à la demande
- Couper la pompe électrique à l'altitude de sécurité.

* Pression admission movenne dans les conditions standard.

Chapitre II Page 5

GY 80 HORIZON NOTICE D'UTILISATION

7 Croisière

Utilisation du moteur

- Moteur 150 ch dynafocal, hélice par fixe

	₩=75%											
(m)	Z (ft)	P. (mb)		N (tr/mn)	V.S (km/h)							
	0	840	24.8	2420	214	115.5						
1000	3280	795	23.5	2500	218	117.7						
1500	4921	772	22.8	2540	220	118.7						
2000	6561	750	22.1	2580	222	119.8						
2500	8202			2620	226	122						
3000	9842											

- Mateur 160 ch dynafocal, hélice pas fixe

			₩≕75%			₩= 66%								
Z		Ρ.	A	N	V.	Sol	Z		P.A		N	V.Sol		
(m)	(ft)	(mb)	(inha)	(tr/mn)	(km/h)	(kt)	(m)	(ft)	(mb)	(inhg)	(tr/mn)	(km/h)	(kt)	
	0	810	23.9	2490	219	118.2) 	760	22.4	2370	205	110.6	
1000	3280	765	22.6	2550	222	119.8	1000	3280	725	21.4	2420	210	113.3	
9	4921	745	22	2580	224	120.4	1500	4921	708	20.9	2460	212	114.4	
2000	6561	725	21.4	2620	226	122	2000	6561	690	20.3	2500	215	116	
2500	8202	705	20.7	2650	230	124.1	2500	8202	672	19.8	2540	218	117.7	
3000	9842						3000	9842					117.7	

Chapitre II Page 6

GY 80 HORIZON NOTICE D'UTILISATION

- Moteur 160 ch dynafocal, hélice par variable (constand speed)

				N=245	50tr/mn	_	···		
	W		75	%			66	%	
(m)	Z (ft)	(mb) P	.A (inhg)	V. (km∕h)	Sol (kt)	(mb)	.A (inhg)	V. (km∕h)	Sol (kt)
	0	814	24	217	117. 1	740	21.8	206	112
1000	3280	781	23	224	120.9	713	21	214	115.5
1500	4921	768	22.6	228	123.1	697	20.6	218	117.7
2000	6561	750	22.1	231	124.7	684	20.2	222	1 19.8
2500	8202	735	21.7	234	126.3	670	19.8	226	122

- Moteur 180 ch dynafocal, hélice pas fixe 62"

			₩=75%			
1	Z	Р	.А	N	٧.	Sol
(m)	(ft)	(mb)	(inhg)	(tr/mn)	(km/h)	(k+)
	0	794	23.5	2490	228	123.1
500	1640	776	22.9	2535	232	125.2
1000	3280	756	22.3	2580	236	127.4
1500	4921	736	21.8	2625	240	129.5
2000	6561	718	21.1	2655	244	131.7
2500	8202	694	20.5	2700	247	133.3

			¥=66%	0		
(m)	z "	(mb)	.A	N (tr/ma)	V. (km/h)	
	(ft) 0	738	(inhg) 21.8	2340	213	(kt) 713.
500	1640	718	21.1	2385	217	117.1
1000	3280	700	20.6	2435	221	119.3
1500	4921	680	20	2480	225	121.4
2000	6561	660	19.4	2500	229	123.6
2500	8202	642	18.9	2575	233	125.7
3000	9842	626	18.5	2620	237	127.9

Chapitre II Page 7

GY 80 HORIZON NOTICE D'UTILISATION

- Moteur 180 ch dynafocal, hélice pas fixe 64"

		,	₩=75%							W=66%			
	Z	P	Α.	N		.Sol	10 100	Z		.A	N		Sol
(m)	(ft)	(mb)	(inhg)	(tr/mn)	(km/h)	(kt)	(m)	(ft)	(mb)	(inhg)	(tr∕mn)	(km/h)	(kt)
(0	804	24.1	2430	221	119.3		X	7.48	22.1	2270	204	136(1
500	1640	786	23.2	2475	225	121.4	500/	1640	729	21.5	2320	209/	112.6
1000	3280	768	22.6	2520	230	124.1	1000	3280	711	20.9	2370	213	115
1500	4921	749	22.3	2565	235	126.8	1500	4921	692	20.5	2415	218	117.7
2000	6561	731	21.6	2610	239	129	2000	6561	674	19.9	2465	222	119.8
2500	8202	712	21	2655	244	131.7	2500	8202	656	19.2	2515	227	122.5
		•	***************************************				3000	9842	637	18.8	2560	231	124.7

Remarque importante

- Mixture plein riche pour toute puissance supérieure à 75 % de la puissance de décollage au dessous de 1500 m (4921')
- Régler la mixture pour toute puissance inférieure à 75% de la puissance de décollage quelle que soit l'altitude.

Pour régler la mixture, tirer progressivement et lentement la manette de richesse jusqu'à ce que le moteur bafouille et repousser légèrement en avant.

L'utilisation de cette commande de richesse nécessite un certain entraînement faute de quoi la consommation d'essence peut varier dans des proportions importantes.

La vitesse sol est augmentée et le confort du voyage généralement plus grand, par moindre turbulence.

Utilisation à la demande du réchauffage carburateur pendant la croisière.

Chapitre II Page 8

GY 80 HORIZON NOTICE D'UTILISATION

Utilisation des réservoirs

- En version 2 réservoirs, il est recommandé d'épuiser la moitié d'un réservoir puis de passer sur l'autre, jusqu'à épuisement, avant de revenir sur le premier dont le carburant restant constitue une réserve corres-respondant à 1 heure de vol environ.
- En version 3 réservoirs, décoller et voler environ 15 minutes en utilisant d'abord les réservoirs d'ailes puis, passer sur réservoir arrière pendant 50 minutes.

8. Approche et atterrissage

Avant approche:

- Mixture sur plein riche.
- Réchauffage carburateur coupé (sauf en conditions givrantes, temps brumeux, humide, température extérieure située entre 6° et + 10° C).
- Pompe électrique en route.
- Hélice sur plein petit pas (hélice pas variable)
- . Sortie du train et volets à 170 km/h (91.7 kts) maximum, verrou de sécurité sur "SORTI". Tourner 19 tours de manivelle dans le sens sortie (lampe rouge allumée pendant la manœuvre, la lampe verte allumée quand le train est verrouillé sorti). Contrôle extérieur par position des volets et, contrôle supplémentaire par verrouillage de la manivelle. De nouveau, on ne peut tourner ni dans un sens, ni dans l'autre.

En cas d'omission de sortie du train, un signal sonore (klaxon) avertit le pilote à la réduction des gaz.

- Vitesse recommandée d'approche : 120 / 125 km/h (64.8 / 67.5 kts)
- Reduire la vitesse pendant l'arrondi (le contact avec le sol s'effectue à 90 km/h (48.6 kts) environ)
- Le freinage de l'avion peut être fait sans limitation, si l'état du terrain le permet (terrain sec et de bonne surface).
- Si les vents au sol sont importants, particulièrement dans le cas de vent de travers, il est souhaitable d'utiliser une vitesse d'approche plus élevée que la vitesse normale.

Ramener la roue avant au sol dès l'impact.

Recommandation importante

- La remise brutale des gaz tout sorti, tab réglé pour une vitesse d'approche de 140 km/h (75.6 kts) moteur réduit, provoque un effort à pousser d'environ 8 kg (17.6 lb).
- Il est recommandé, à la remise des gaz, d'agir progressivement sur la commande.

9. Arret du moteur

Au parking :

- Serrer le frein de parking.
- Couper la pompe électrique
- Laisser tourner le moteur pendant environ 1 minute à 800 tr/mn.
- Tirer à fond la commande de richesse qui agit alors comme étouffoir.

Chapitre II Page 9

GY 80 HORIZON NOTICE D'UTILISATION

- Couper le contact moteur.
- Fermer l'essence.
- Couper le contact batterie.
- Couper toutes les servitudes électriques.
- Evacuer l'avion (ne pas oublier d'ouvrir les verrous de sécurité des portières).

9. Limitations.

avion GY 80 est nanti d'un certificat de navigabilité de la catégorie normale permettant son utilisation de jour en condition VFR dans la version standard.

Moyennant l'installation d'équipements optionnels : instruments de pilotage sans visibilité, équipement VHF, de radio navigation, cet appareil peut être utilisé en condition IFR et en vol de nuit s'il est équipé de feux de position, phare etc...).

Les manoeuvres acrobatiques sont interdites sur cet appareil. Au poids maximum de 1100 kg (2424 lb) les facteurs de charge à ne pas dépasser en configuration lisse sont :

$$n = +3.8$$

$$n = -1.9$$

Vitesses limites.

- a) Vitesse à ne pas dépasser: VNE = 300 km/h (162 knots)
 Repérée sur l'anémomètre par un trait radial rouge.
- b) Vitesse maximum en croisière: VNO = 235 km/h (126.8 knots)
 La zone entre VNE et VNO dite zône de prudence est repérée par un arc jaune.
- c) Vitesses d'utilisation normale situées dans une zône repérée par un arc vert, de VNO: 235 km/h (126.8 knots) à la vitesse de décrochage en configuration lisse au poids maximum, VS1 = 98 km/h à 110 km/h (52.9 knots à 64.7 knots) (selon version).
- d) Vitesse à ne pas dépasser volets et trains sortis VFE : 170 km/h (91.7 knots). Cette zône d'utilisation est repérée par un arc blanc jusqu'à la vitesse de décrochage dans cette configuration VSO : 89 km/h à 95 km/h (48 knots à 51.2 knots), selon version.
- e) Vitesse de manoeuvre VA = 215 km/h (116 knots) non repérée sur le cadran de l'anémomètre.
- f) Atterrissage et décollage par vent de travers. Vent plein travers maxi : 35 km/h ou 19 kts.

itations moteur.

2700 tr/mn sans limitation de durée.

Chapitre II

Page 10

GY 80 HORIZON NOTICE D'UTILISATION

VITESSES DE DECROCHAGE MOTEUR REDUIT AU POIDS DE 1050 kg (2314 LIVRES)

(Version 150 et 160 ch.)

CONFIGURATION	_ _	30°	60°y 57
Train volets sortis	90 km/h	97 km/h	127 km/h
TIGHT VOIGES SOITES	48.6 kts.	52.4 kts.	68.5 kts
T : 1	100 km/h	108 km/h	140 km/h
Train volets rentrés	54 kts.	58.3 kts.	75.6 kts

VITESSES DE DECROCHAGE MOTEUR REDUIT AU POIDS DE 1 100 kg (2424.4LIVRES)

(Version 180 ch.)

CONFIGURATION	 	30° 5	60°,
	95 km/h	105 km/h	135km/h
Train volets sortis	51.2 kts	56.6 kts	72.8 k ts
	110km/h	120 km/h	155 km/h
Train volets rentrés	59.3 kts	64.7 kts	84kts

Les vitesses de décrochage à pleine admission sont inférieures de 6 km/h (3.2 kts) environ aux vitesses indiquées dans les tableaux ci-dessus.

11 - Procédure en secours

Feu de moteur en vol :

- Fermer l'essence
- Mettre plein gaz pour épuiser l'essence restant dans les tuyauteries et le carburateur
- Couper les contacts moteur, l'excitation génératrice et la batterie
- L'atterrissage en campagne peut être effectué train sorti.
- Ne pas oublier que l'avertisseur de décrochage ainsi que les voyants de train ne fonctionnent plus lorsque le courant électrique est coupé.

Chapitre II

1er Janvier 1966

Page 11

GY 80 HORIZON NOTICE D'UTILISATION

Désaccouplement de la commande de profondeur :

- Atterrir en utilisant la commande de tab de profondeur.

Recommandation importante:

- Utiliser avec douceur la commande de gaz.

12. Manoeuvres de l'avion au sol - campement.

le remorquage de l'avion au sol se fait aisément à la main à l'aide d'une fourche qu'on engage dans une jine fixée sur le train avant. On peut aussi bien manoeuvrer l'avion en marche arrière qu'en marche avant.

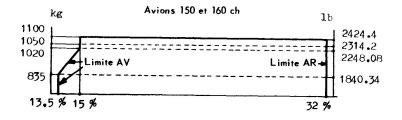
L'appareil peut être amarré au sol à l'aide de cordages et de piquets. Deux anneaux sont fixés à l'intrados de voilure à cet effet. L'immobilisation du train avant est obtenue en passant un cordage dans la fourche.

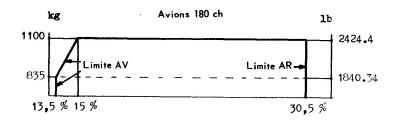
Les ailerons et la profondeur peuvent être bloqués au sol en immobilisant le volant dans une position extrême au moyen de la ceinture pilote.

La gouverne de direction solidaire du train avant se trouve automatiquement immobilisée.

13. Consignes de chargement.

- La limite de centrage avant a été fixée pour tous les avions à 13,5 %
- La limite de centrage arrière a été fixée pour les avions 150 et 160 ch à 32 %
- La limite de centrage arrière a été fixée pour les avions 180 ch à 30,5 $^{\circ}$





Référence de centrage : Bord d'attaque de voilure entre saumon et cassure du réservoir longueur du segment de référence : 1,390 m (4.56').

Chapitre II Page 12

GY 80 HORIZON NOTICE D'UTILISATION

Il n'y a pas de consigne particulière de chargement. En ce qui concerne la répartition des passagers entre les sièges avant et arrière, placer les plus lourds à l'avant.

Il est cependant recommandé d'utiliser le calculateur de centrage dans le cas où on utilise le réservoir arrière ou si on désire emporter un poids plus grand de bagages de soute.

Ce calculateur de centrage est présenté sous deux formes différentes, au choix de l'utilisateur : abaque de centrage ou tableau de chargement.

14. Utilisation du calculateur de centrage :

A. Abaque de centrage :

Repérer sur l'abaque le point correspondant au poids et au centrage à vide (plein d'huile moteur, réservoirs d'essence vides).

A partir de ce point, porter sur le vecteur A une longueur correspondant au poids de un ou deux occupants aux places avant.

A partir du nouveau point obtenu tracer une droite parallèle au vecteur B d'une longueur correspondant au poids de un ou deux passagers aux places arrière.

A partir du nouveau point obtenu tracer une droite parallèle au vecteur C et d'une longueur correspondant au poids des bagages de soute.

A partir du nouveau point obtenu tracer une droite parallèle au vecteur D d'une longueur correspondant au poids d'essence contenu dans les réservoirs de voilure.

A partir du nouveau point obtenu tracer une droite parallèle au vecteur E d'une longueur correspondant au poids d'essence contenu dans le réservoir arrière.

Le dernier point obtenu doit être compris dans les limites de poids et de centrage soulignées sur le calculateur de centrage.

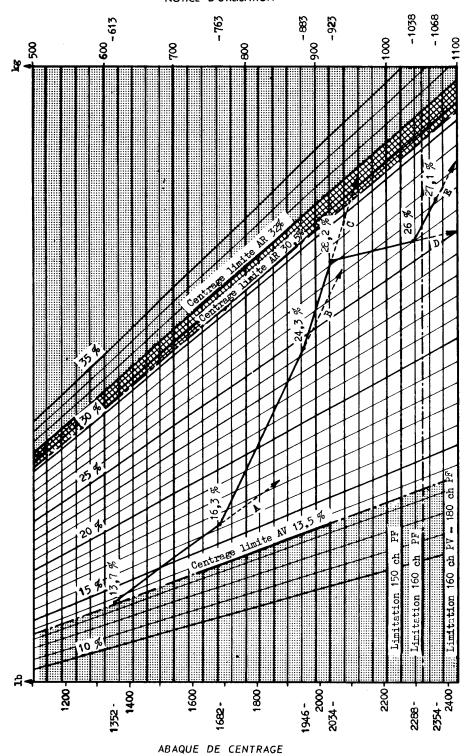
Exemple de détermination du poids et du centrage.

- Avion GY 80 à moteur 160 ch, hélice Hartzell avec réservoir arrière ;
 masse à vide équipé : 613 kg (1352 lb) centrage correspondant 13,7 %
- 1 pilote (70 kg) (154 lb)
- 1 passager avant (80 kg) (176 lb)
- 2 passagers arrière (120 kg) (264 lb)
- Bagages de soute (40 kg) (88 lb)
- Plein des réservoirs avant (115 kg) (253 lb)
- Plein du réservoir arrière (30 kg) (66 lb)

On trouve une masse de décollage de 1068 kg (2354 lb) avec un centrage correspondant de 27.1 %.

ler Janvier 1966 Chapitre II
Page 13

GY 80 HORIZON NOTICE D'UTILISATION



Chapitre II Page 14

GY 80 HORIZON NOTICE D'UTILISATION

B. Tableaux de chargement :

Ils permettent sans recourir à la règle et au tracé de déterminer par un calcul simple, l'évolution du poids et du centrage correspondant pour des variations de chargement de 10 kg en 10 kg (22 lb en 22 lb).

Chapitre II Page 15

GY 80 HORIZON NOTICE D'UTILISATION

INSTRUCTIONS POUR UN CHARGEMENT CORRECT (Système international)	SEMENT CORRECT		
1) - Inscrire la masse à vide certifiée et le moment correspondant	Exemple	Exemple de chargement	
(feuille de pesée et centrage)	Désignation	Masse kg	Moment m.kg
	Avion vide	613	116.5
2) - Inscrire la masse des différents éléments du chargement (pilote,	Pilote	02	26,6
passager AV., passagers AR., combustible, bagages) et les moments	Passager AV.	88	30,4
Currespondants (Voir tabledu I) interpoler si necessaire.	Passager A?.	09	62,4
	Passager AR.	%	62,4
	Essence AV.	115	13,8
3) - Additionner les colonnes masse et moments, (le total des masses	Essence AR.	8	29,4
ne doit pas excéder la masse maximum autorisée au décollage, celui des moments doit se trouver dans les limites autorisées nour la	Bagages	40	62
masse totale au décollage (voir tableau 2).	Masse totale au décollage =	1068	403,5
	Moments limites :	222,7	475
4) - Refrancher de ce total la masse du combustible et les moments correspondants. Le nouveau moment obtenu doit se trouver entre les l'imites autorités.	Masse totale au décollage =	1068	403,5
(voir tableau 2).	Essence AV.	- 115	. 13,8
	Essence AR.	. 30	- 29,4
	Masse totale à l'atterrissage =	923	360,3
	Moments limites	192,5	410,5

Chapitre II Page 16

GY 80 HORIZON NOTICE D'UTILISATION

INSTRUCTIONS POUR UN CHARGEMENT CORRECT (Système Anglo-Américain)	EMENT CORRECT	Y		
	Exemple	Exemple de chargement		
1) - Inscrire la masse à vide certifiée et le moment correspondant (feuille de pesée et centrage).	Désignation	Masse en Livres	Moment ft. 1b	<u> </u>
	Avion vide Pilote	1351	842	
 Inscrite to masse des arrefents etements au chargement (pilote, passager AV., passagers AR., combustible, bagages) et les moments correspondants (Voir tableau 1) interpoler si 	Passager avant Passager arrière	176	220	
nécessaire.	Passager arrière Essence avant	132 253	451	
3) - Additionner les colonnes, masse et moments, (le total des masses	E ssence arrière Bagages	99	212	1
ne doit pas excéder la masse maximum autorisée au décollage, celui des moments doit se trouver dans les limites autorisées pour la	thasse totale au décollage	2352	2915	
masse fortie du decontage. (Your tableto Z).	Moments limites :	1608	3432	
4) - Retrancher du total la masse du combustible et les moments corres- pondants. Le nouveau moment obtenu doit se trouver entre les limites autorisées pour la masse totale à l'atterrissage (Voir tableau 2).	Masse totale au décollage Essence avant Essence arrière	2352 - 253 - 66	2915 . 99 . 212	
	Masse totale à l'atterrissage	2033	2604	
	Moments limites :	1390	7 2966	

Chapitre II Page 17

GY 80 HORIZON NOTICE D'UTILISATION

	~	Moment m. kg	7,5 11,2 18,7 22,5 26,2 30 31,6
	Essence AR	Masse kg	7,2 10,8 14,4 18 21,6 25,2 28,8 30,2
		Litres	10 10 10 10 10 10 10 10 10 10 10 10 10 1
		Moment m. kg	0,0 1,2 2,2 2,2 3,5 5,5 6,5 6,5 6,5 6,5 1,0 1,0 1,0 1,0 1,0 1,0 1,0 1,0 1,0 1,0
	Essence AV	Masse kg	7 7 7 7 7 7 7 7 7 7 7 7 7 7 7 7 7 7 7
AENT)	ш	Litres	15 10 10 10 10 10 10 10 10 10 10 10 10 10
ELEMENTS DU CHARGEMENT (Système international)	l Passager AR	Moment m.kg	26 31,2 36,4 41,6 46,8 57,2 57,2 67,6 72,8 93,6 93,6 109,2 114,4
AENTS DU Système in	1 Passo	Masse kg	25 38 38 55 55 56 77 70 10 10 10 10 10
ELEN	>	Moment max. AR m.kg	9,5 11,4 15,7 17,7 10,0 10,0 10,0 10,0 10,0 10,0 10
	1 Pilote ou 1 Passager AV	Moment moyen m.kg	8,3 11,6 12,2 14,9 16,5 16,5 17,7 33,1 33,1 34,7 36,3 36,3
	ilote ou l	Moment max. AV m.kg	23.8 25.7 26.7 27.7 27.8 27.7 27.7 28.6 27.7 28.6 29.7 20.8 20.7 20.8 20.8 20.8 20.8 20.8 20.8 20.8 20.8
ĺ	1	Masse kg	25 25 25 25 25 25 25 25 25 25 25 25 25 2
r %	iges	Moment m. kg	7,8 23,3 31 38,8 46,5 54,3 62 54,3
TABLEAU N°	Bagages	Masse kg	2 5 5 5 5 5 6 4 8 8 8 8 8 8 8 8 8 8 8 8 8 8 8 8 8 8

Chapitre II Page 18

GY 80 HORIZON NOTICE D'UTILISATION

	1	=		1 ^			~	<u> </u>											_												
		Momen	ff.lb.	3	ŧ 8	108.7	135.	162.	189.4	228.4																					
	Essence AR	Masse	live e	15.8	23.7	30.6	39.6	47.5	55.5	5.5	<u>:</u>																				
	Essen	ons	U.S.	2.6	3.6	5.2	9.9	7.9	9.2	2 =	<u> </u>																				
		Gallons	IMP	2.2	3.3	4.4	5.5	9 1	/· a	0.0	!																				
		Moment	# . B	6.5	9.4	12.3	15.9	8.8	21.7	28.5	31.1	34.7	37.6	40.5	43.4	47	49.9	52.8	56.4	59.3	7.70	68.7	71.6	74.4	78	80.9	84.6	87.4	90.3	93.2	/:
	e AV	Masse	e i	15.8	23.7	30.6	39.6	47.5	55.5 42.4	71.3	79.3	87.2	95.1	133.1	Ξ	61	126.9	8.8	142.7	150.7	7.87	174.5	182.4	190.3	198.4	206.3	214.2	222.1	230	237.7	555.5
iEMENT ain)	Essence AV	suo	U.S.	2.6	3.9	5.5	9.9	7.9	2.61	8	13.2	14.5	15.8	17.1	18.4	19.8	21.1	22.4	73.7	25.1	40.4	3 6	30.3	31.7	33	34.3	35.6	36.9	38.3	39.6	7.74
DU CHARGEMENT iglo-Américain)		Gallons	O.W	2.2	3.3	4.4	5.5	9 1	- α - α	9 6	Ξ	12.1	13.2	14.3	15.4	16.5	17.6	78.7	8.6	20.6	77 .	24.2	25.3	26.4	27.5	28.6	29.7	30.8	31.9	25.5	7.00
ELEMENTS DU CHARGEM (Système Anglo-Américain)	Passager AR	Moment	ft. lb	188	225.5	263.1	300.7	338.3	413.5	451.1	488.7	526.3	563.9	601.5	639.1	676.7	714.3	752.2	89.8	827.4											
ELE! (Sy	1 Passa	Masse	ivre.	55.11	66.13	77.16	88.18	2.55	121.23	132.27	143.30	154.32	165.34	176.36	187.39	198.41	209.43	220.46	231.48	242.50											
: :	, AV	Moment ft ih	Max.AR	68.7	82.4	96.1	109.9	123.6	151.1	164.8	178.6	192.3	506	219.7	233.5	247.2	261	274.7	788.5	307.7											
	Pilote ou 1 Passager AV	Moment ft. b.	поуеп	09	71.6	83.8	95.4	7.7	131.6	143.1	155.4	167	179.3	190.8	203.1	214.7	227	238.5	7.75	707.4											
	ilote ou l	Moment ft. lb.	Max.AV	50.6	60.7	70.8	8.6	- 6	111.3	121.4	131.6	141.7	151.8	161.9	172	7.781	192.3	202.4	0.717	0.777											
	- L	Masse	livre	55.11	66.13	77.16	88.28	110.20	121.25	132.27	143.30	154.32	165.34	176.36	187.39	198.41	209.43	220.46	231.40	747.30											
TABLEAU N° 1	Bagages	Moment	f. lb.	56.4	112.1	168.4	224.1	226.5	392.6	448.2																					
TABLI	Bag	Masse	livre	11.02	22.04	33.06	44.09	25.13	77.16	88.18																					

Chapitre 11 Page 19

GY 80 HORIZON NOTICE D'UTILISATION

TABLE	TABLEAU N° 2			MASSE	TOTALE	E ET MOMENTS LIMITES CORRESPONDANTS	ONDAN	75				
	À	Système in	internationa	-		Avions 150 et 160 ch		Syste	Système Anglo-Américain	o-América	, _	
Masse	Moments Mini m Ko	Moments Moments Mini Maxi	Masse	Moments Moments Mini Maxi	Moments Maxi			Moments Moments ft. 1b ft. 1b	Moments ft. 1b	Masse	Moments Moments ft. 1b ft. 1b	Moments ft. Ib
?	5 	Bo L	2	E .	D) E	1	Livres	ic iw	XOW	Livres	Ē	Waxi
650	122	289,1	880	183,5	391,4		1 432.9	882.3	2 09 1	1940	1327.2	2830.9
099	124,7	293,6	830	185,6	395,9		1 455	901.9	2 123.5	1 962.1	1342.4	2863.4
929	126,6	298	8	187,7	400,3		1 477	915.6	2 155.3	1 984.1	1357.6	2895.3
089	129,5	302,5	910	189,7	404,8		1 499.1	936.6	2 187.9	2006.2	1372	2927.9
069	132,3	306,9	920	191,8	409,2		1 521.1	956.8	2219.8	2 0 2 8 . 2	1387.2	2959.7
8	135,2	311,4	930	193,9	413,7		1 543.2	8.776	2 252.3	2 050.2	1 402,4	2992.2
210	138,2	315,8	940	961	418,1		1 565.2	999.5	2 284.1	2072.3	1417.6	3024
720	141,1	320,2	950	198,1	422,6		1 587.3	1 020.5	2315.9	2094.3	1432,7	3056.6
730	143,1	324,7	0%	200,2	427		1 609.3	1 035	2 348.5	2116.4	1 448	3088.4
740	146,1	329,1	920	202,2	431,4		1 631,4	1 056.7	2 380.3	2138,4	1 462.5	3120.3
750	149,1	333,6	086	204,3	435,9		1 653.4	1 078.4	2412.8	2 160.5	1477.7	3152.8
09/	152,1	338	8	206,4	440,3		1 675.5	91.	2444.6	2 182.5	1 492.9	3 184.6
770	155,1	342,5	0001	208,5	444,8		1 697.5	1 121,7	2 477.2	2 204.6	1 508	3217.2
280	157,2	346,9	1010	210,6	449,2		1 719.5	1 136.9	2 509.1	2226.6	1 523.2	3 248
8	160,3	351,4	1 020	212,7	453,7	-	1 741,6	1 159.3	2541.6	2 2 4 8 . 7	1 538,4	3281.5
00 000	163,4	355,8	1 030	214,8	458,1		1 763.6	1 181.8	2 573.4	2270.7	1 553.6	3313,3
810	166,6	360,3	1040	216,8	462,6		1 785.7	1 204.9	2 605.9	2 292.7	1 568	3345.9
820	169,8	364,7	1 050	218,9	467		1 807.7	1 228	2637.8	2314.8	1 583.2	3377.7
830	173	369,2	10%0	221	471,5		1 829.8	1 251.3	2670.3	2336.8	1 598,4	3410.3
970	175,1	373,6	1070	223,1	475,9		1 851,8	1 266.4	2702.2	2358.9	1 613.6	3 442.1
820	177,2	378,1	1 080	225,2	480,4		1 873,9	1 281.6	2734.7	2380,9	1 628.8	3474.6
098	179,3	382,5	060	227,3	484,8		1 895,9	1 296.8	2766.5	2 403	1 644	3 506.5
870	181,4	387	91.1	229,4	489,3		1 918	1312	2 799.1	2425	1 659.2	3 539
	_							-		-	-	

Chapitre II Page 20

GY 80 HORIZON NOTICE D'UTILISATION

	I ABLEAU N. 2											
	Š	Système in	nternational	_	· - ·	Avions 180 ch		Systè	Système Anglo-Américain	o-América	.E	
Mosse	Moments Momen	Moments	Masse	Moments Moments	Moments			Moments Moments	Moments	Masse	Moments Moments	Aoments ft-1h
, Y	я. К.	maxi n. Kg	х 6		a. Kg		Livres	Mini	Waxi	Livres	Mini.	Maxi
				_								
959	122	273	880	183,5	9'69'		1432.9	882.3	1974.4	1940	1327.2	2673.1
99	124,7	277,2	890	185,6	373,8		1455	901.9	2 004.8	1 962. 1	1342.4	2 703.5
070	126,6	281,4	8	187,7	378		1477	915.6	2036.1	1984.1	1357.6	2733.9
089	129,5	285,6	910	189,7	382,2		1 499.1	936.6	2065.6	2 000.2	1372	2764.2
069	132,3	289,8	920	191,8	386,4		1521.1	926.8	2096	2028.2	1387,2	2794.6
92	135,2	294	930	193,9	390,6		1543.2	977.8	2 126.3	2050.2	1 402.4	2825
710	138,2	298,2	940	961	394,8		1 565.2	999.5	2156.7	2072.3	1417.6	2855.4
720	141,1	302,4	950	1,861	336		1 587.3	1 020.5	2 187.1	2094.3	1 432.7	2885.8
730	143,1	306,6	096	200,2	403,2		1 609.3	1 035	2217.5		1448	2916.1
740	146,1	310,8	970	202,2	407,4		1631.4	1 056.7	2247.8	2 138.4	1462.5	2946.5
750	149,1	315	086	204,3	411,6		1653.4	1078.4	2 278.2	2 160.5	1477.7	2976.9
760	152,1	319,2	8	206,4	415,8		1675,5	9	2 308.6	2 182.5	1 492.9	3007.3
770	155,1	323,4	98	208,5	420		1 697.5	1 121.7	2 3 3 9	2 204.6	1 508	3 037,6
780	157,2	327,6	1010	210,6	424,2		1719.5	1 136.9	2369.3	2 226,6	1 523.2	3068
230	160,3	331,8	1 020	212,7	428,4		1741.6	1159.3	2399.7		1 538.4	3 098.4
800	163,4	336	1030	214,8	432,6		1763.6	1 181,8	2430.1	2270.7	1553.6	3 128.8
810	166,6	340,2	1040	216,8	436,8		1785.7	1 204.9	2 460.5	2 292.7	1 568	3159.1
820	169,8	344,4	1050	218,9	4		1807.7	1 228	2 490.9	2314.8	1 583.2	3189.5
830	173	348,6	1000	122	445,2		1829.8	1251.3	2521.2	2336.8	1 598.4	3219.9
840	175,1	352,8	1070	223,1	449,4		1851.8	1 266.4	2551.6	2358.9	1613.6	3250.3
820	177,2	357	1080	225,2	453,6		1873.9	1 281.6	2 582	2380.9	1628.8	3 280.7
860	179,3	361,2	1090	227,3	457,8		1895.9	1 296.8	2612.4	2 403	1644	3311
870	181,4	365,4	100	229,4	462		1918	1312	2642.7	2425	1659.2	3341.4

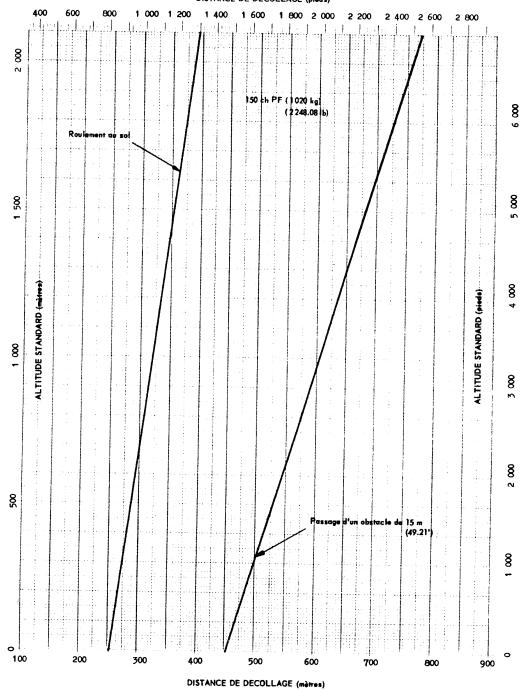
Chapitre 11 Page 21

- CHAPITRE III -

PERFORMANCES

GY 80 HORIZON NOTICE D'UTILISATION

DISTANCE DE DECOLLAGE (pieds)



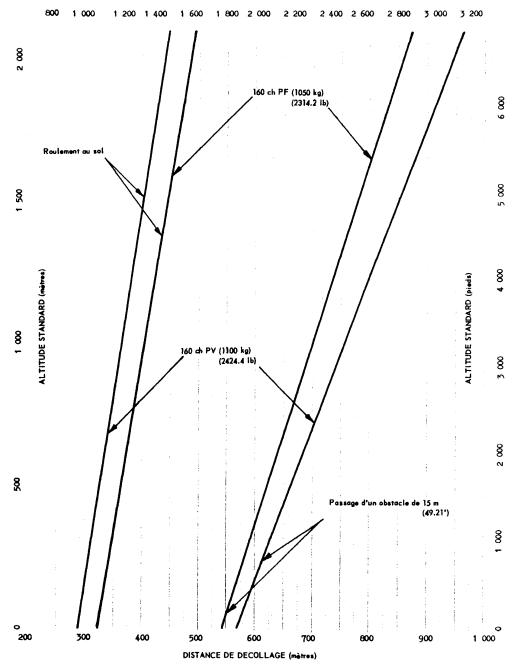
PERFORMANCES DE DECOLLAGE EN FONCTION DE L'ALTITUDE (MOTEUR 0-320-E)

ler Janvier 1966 Chapitre III
Page 1

GY 80 HORIZON

NOTICE D'UTILISATION

DISTANCE DE DECOLLAGE (pieds)

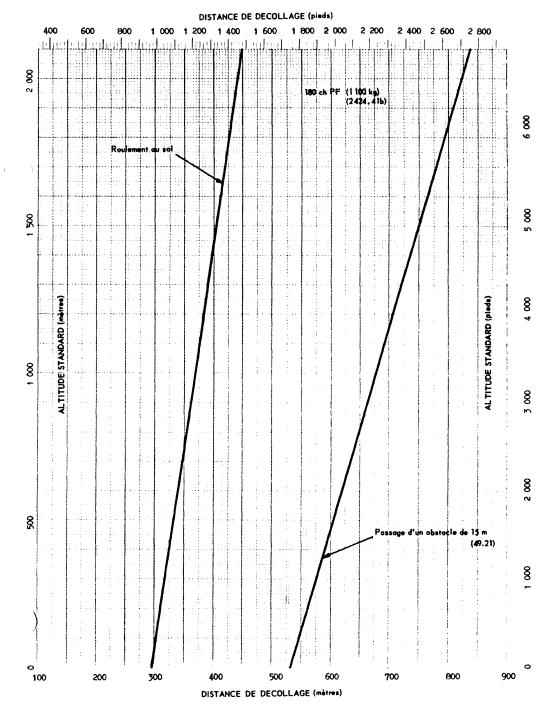


PERFORMANCES DE DECOLLAGE EN FONCTION DE L'ALTITUDE (MOTEUR 0-320-D)

Chapitre III Page 2

1er Janvier 1966.

GY 80 HORIZON NOTICE D'UTILISATION



PERFORMANCES DE DECOLLAGE EN FONCTION DE L'ALTITUDE (MOTEUR 0-360-A)

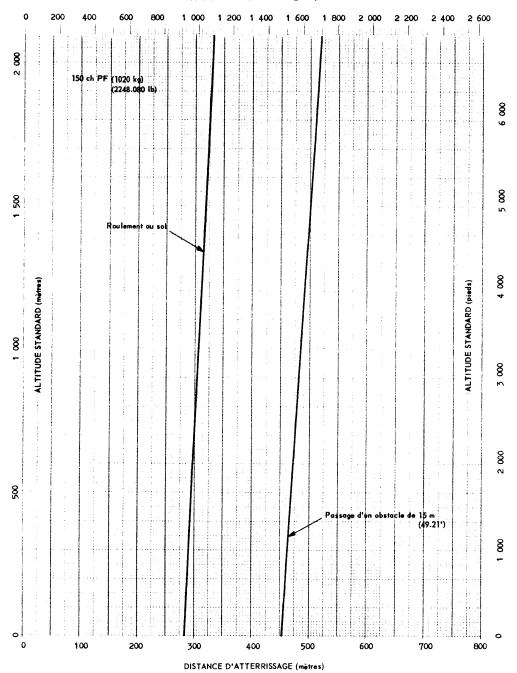
1er Janvier 1966

Chapitre III Page 3

GY 80 HORIZON

NOTICE D'UTILISATION

DISTANCE D'ATTERRISSAGE (pieds)

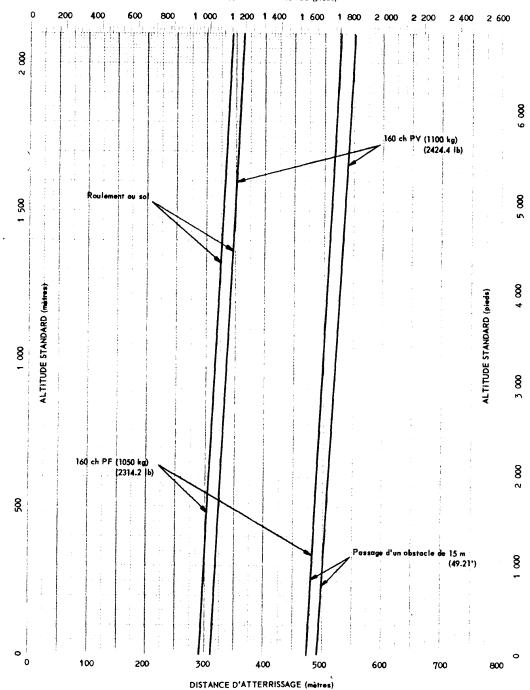


PERFORMANCES D'ATTERRISSAGE EN FONCTION DE L'ALTITUDE (MOTEUR 0-320-E)

Chapitre III Page 4

GY 80 HORIZON NOTICE D'UTILISATION

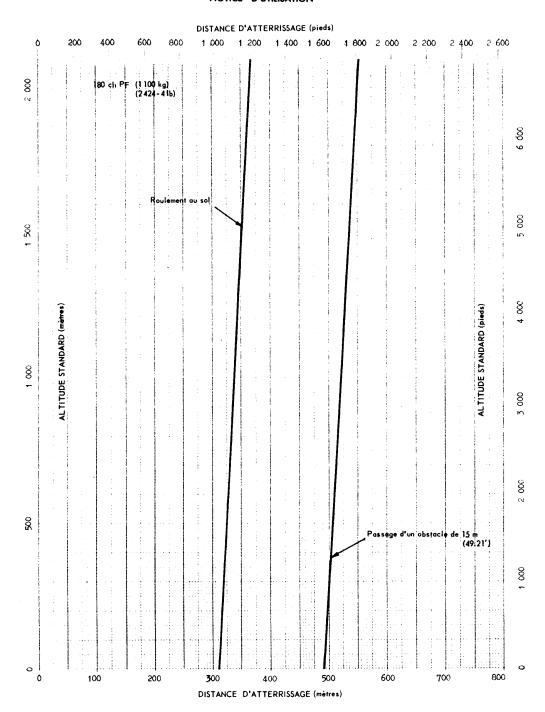
DISTANCE D'ATTERRISSAGE (pieds)



PERFORMANCES D'ATTERRISSAGE EN FONCTION DE L'ALTITUDE (MOTEUR 0-320 - D)

Chapitre III Page 5

GY 80 HORIZON NOTICE D'UTILISATION

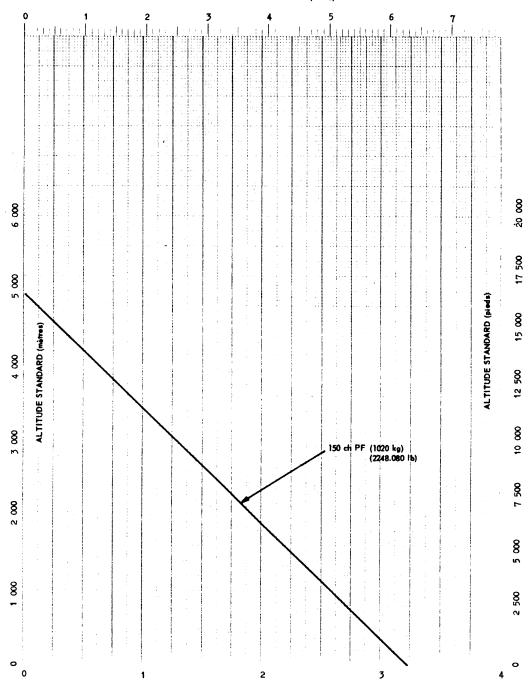


PERFORMANCES D'ATTERRISSAGE EN FONCTION DE L'ALTITUDE (MOTEUR 0-360-A)

Chapitre III
Page 6

GY 80 HORIZON NOTICE D'UTILISATION

VITESSE ASCENSIONNELLE (knots)



VITESSE ASCENSIONNELLE (mètres par seconde)

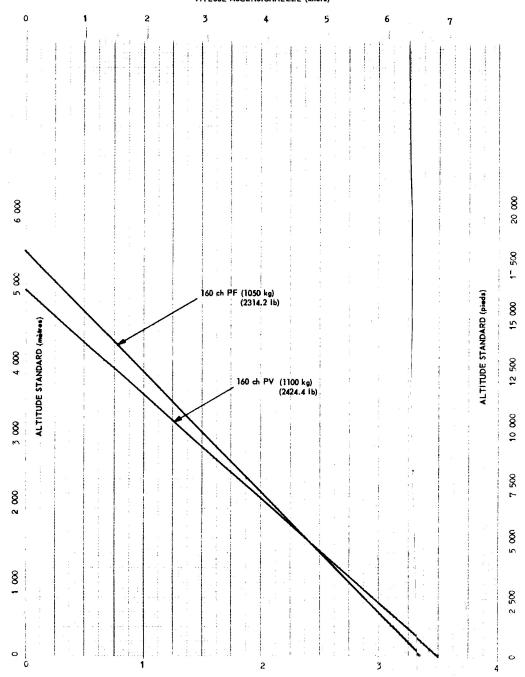
VITESSES ASCENSIONNELLES ET PLAFONDS

(MOTEUR 0-320-E)

ler Janvier 1966 Chapitre III
Page 7

GY 80 HORIZON NOTICE D'UTILISATION

VITESSE ASCENSIONNELLE (knots)

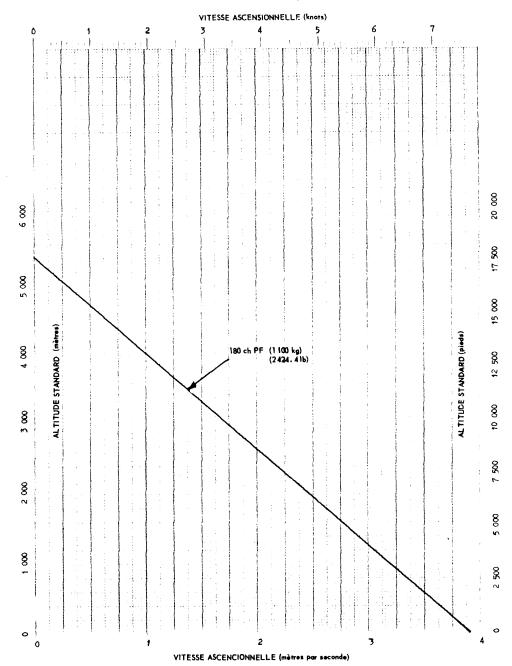


VITESSE ASCENSIONNELLE (mètres par seconde)

VITESSES ASCENSIONNELLES ET PLAFONDS (MOTEUR 0-320-D)

Chapitre III Page 8

GY 80 HORIZON NOTICE D'UTILISATION



VITESSES ASCENSIONNELLES ET PLAFONDS (MOTEUR 0-360-A)

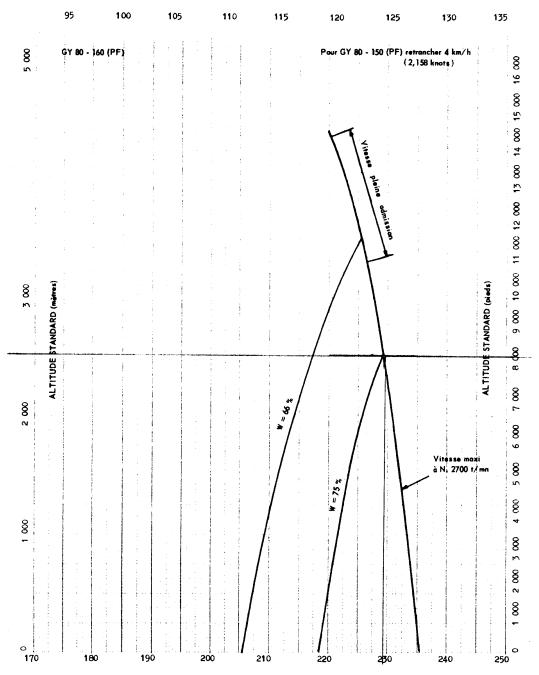
ler Janvier 1966

Chapitre III Page 9

GY 80 HORIZON

NOTICE D'UTILISATION

VITESSE SOL EN PALIER (knots)



VITESSE SOL EN PALIER (kilomètres/heure)
PERFORMANCES EN PALIER CROISIERE EN FONCTION
DE LA PUISSANCE ET DE L'ALTITUDE
(HELICE PAS FIXE, MOTEURS 150 ET 160 ch)

Chapitre III Page 10

GY 80 HORIZON

NOTICE D'UTILISATION VITESSE SOL EN PALIER (knots)

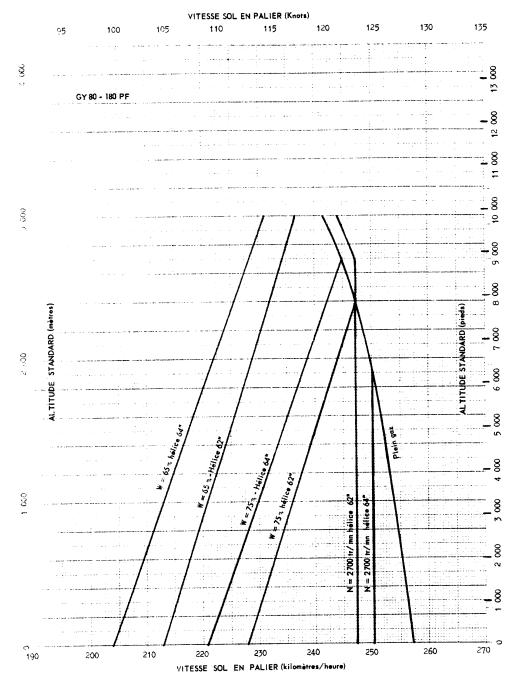
VITESSE SOL EN PALIER (kilomètres/heure)
PERFORMANCES EN PALIER CROISIERE EN FONCTION
DE LA PUISSANCE ET DE L'ALTITUDE

(HELICE PAS VARIABLE, MOTEUR 160 ch)

ler Janvier 1966

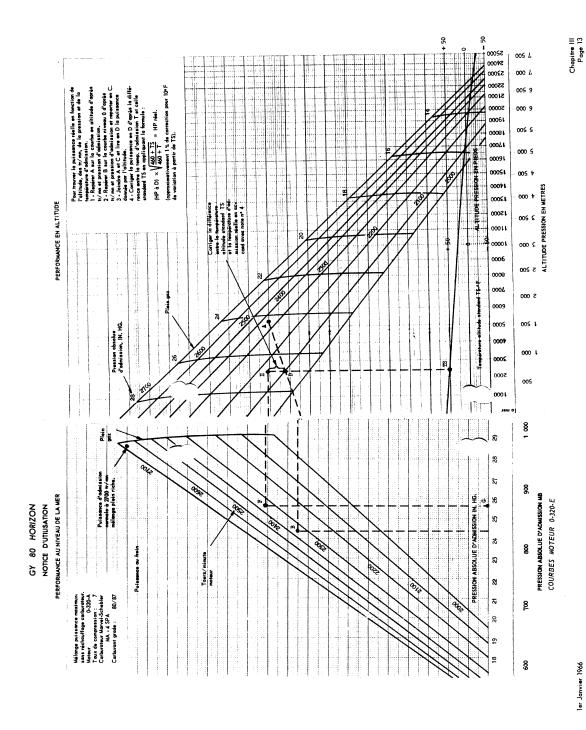
Chapitre III Page 11

GY 80 HORIZON NOTICE D'UTILISATION



PERFORMANCES EN PALIER CROISIERE EN FONCTION DE LA PUISSANCE ET DE L'ALTITUDE (HELICES PAS FIXE, MOTEUR 180 ch)

Chapitre III Page 12



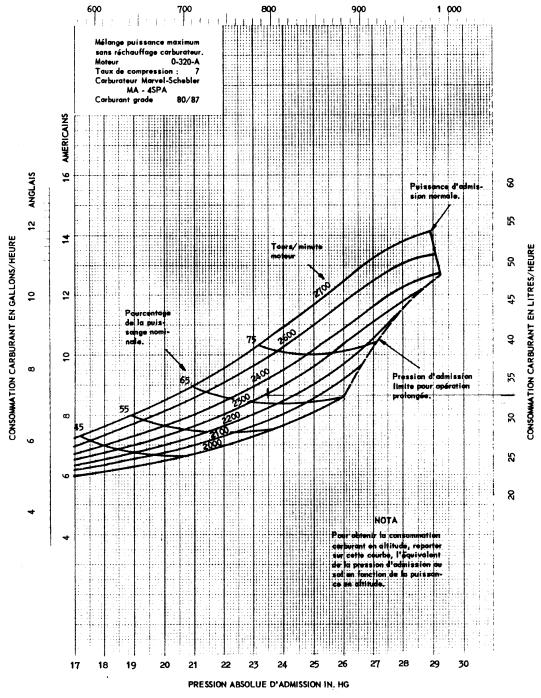
GY 80 HORIZON NOTICE D'UTILISATION

Chapitre III Page 14

GY 80 HORIZON

NOTICE D'UTILISATION

PRESSION ABSOLUE D'ADMISSION MB



COURBES CONSOMMATION (MOTEUR 0-320-E)

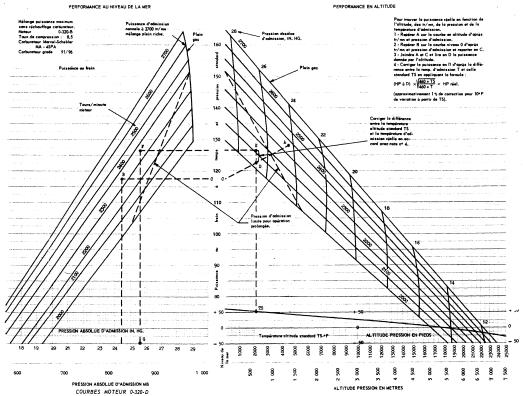
1er Janvier 1966

Chapitre III Page 15

GY 80 HORIZON NOTICE D'UTILISATION

Chapitre III Page 16

SUD AVIATION GY 80 HORIZON NOTICE D'UTILISATION



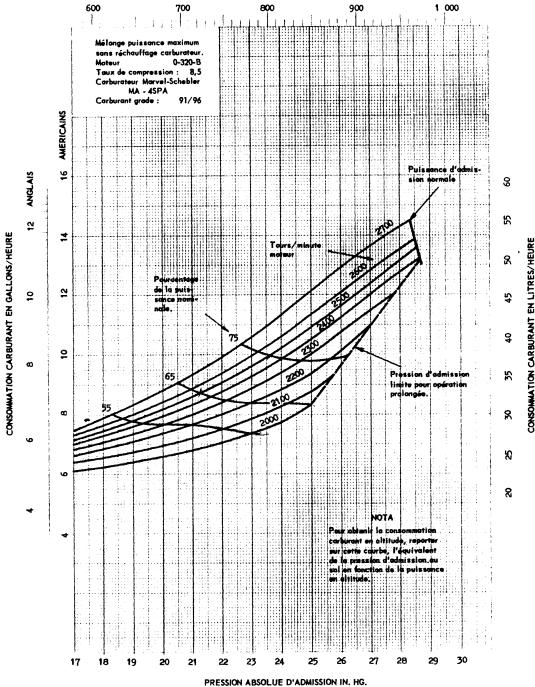
Chapitre III Page 17

GY 80 HORIZON NOTICE D'UTILISATION

Chapitre III Page 18

GY 80 HORIZON NOTICE D'UTILISATION

PRESSION ABSOLUE D'ADMISSION MB



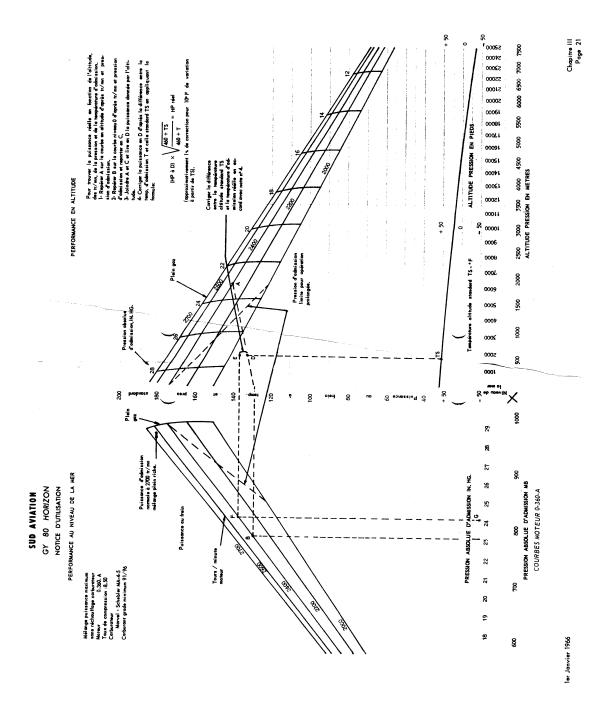
COURBES CONSOMMATION (MOTEUR 0-320-D)

> Chapitre III Page 19

GY 80 HORIZON NOTICE D'UTILISATION

Chapitre III Page 20

ler



SUD AVIATION

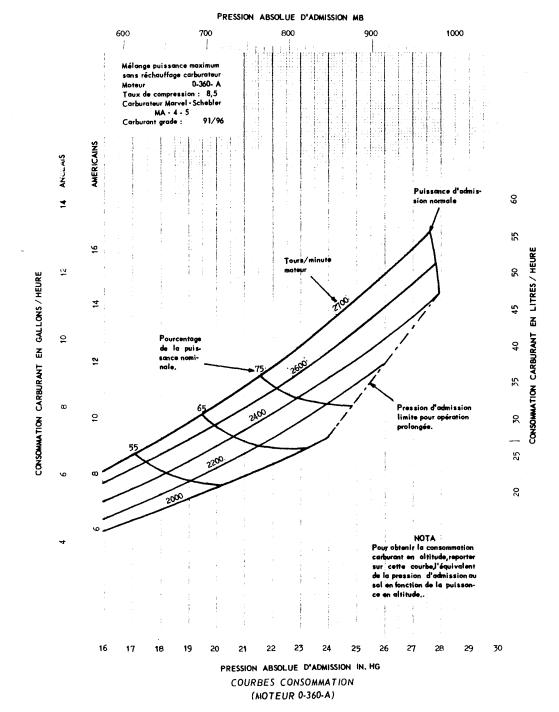
GY 80 HORIZON

NOTICE D'UTILISATION

Chapitre III Page 22

GY 80 HORIZON

NOTICE D'UTILISATION



Chapitre III
Page 23

- CHAPITRE IV -

ENTRETIEN COURANT ET VÉRIFICATIONS

GY 80 HORIZON NOTICE D'UTILISATION

CHAPITRE IV

ENTRETIEN COURANT ET VERIFICATIONS

1. Mise de niveau et réglage

A. Mise de niveau

- 3 points de levage sur vérins sont prévus sur l'avion.
- unts avant permettant de recevoir un vérin (tête à rotule, diamètre 25 mm 0,98°) sont accessibles à la partie inférieure arrière du capot moteur, de part et d'autre de l'axe de l'avion, sans démontage du capot inférieur.
- 1 point arrière entre les 2 boulons d'attache de la lame de béquille arrière permettant de recevoir un embout de vérin à rotule de Ø = 40 mm (1.58"), avec centreur de Ø = 10 mm (0.39").

Régler les vérins (à vis de préférence et non hydrauliques) de façon à obtenir l'horizontabilité de l'encadrement des bas de portières. Vérifier avec niveau et règle posée en travers de la cabine et sur les bas de portières.

Vérifier que le train avant laisse environ 6 à 7 cm (0.23° à 0.27°) de jeu avec le sol, si des essais de relevage de train sont à effectuer, sans quoi la roue avant risque de toucher le sol au cours du relevage.

B. Réglages

En principe, il n'y a pas de réglage à effectuer en service courant, bien que toutes les timoneries soient munies de dispositifs de réglages (tendeurs réglables sur les câbles de commandes de vol, embouts réglables sur les bielles).

Les positions et réglages des diverses surfaces sont les suivants :

(1) Aile: dièdre 7° 24', tolérances ± 15'
Ce dièdre est à mesurer en posant un niveau à l'emplacement du longeron principal à l'extrados.

(2) Empennage horizontal (MONOBLOC)

Débattement à cabrer
 Débattement à piquer
 9° vers le bas
 tolérances ± 1°

(3) Ailerons

- Calage initial + 2° 45′ par rapport à la nervure extrême - Débattement ± 20° tolérances + 0° - 1°

Vets hypersustentateurs: +19° tolérances +0°

(5) Gouverne de direction :

+2° - Débattement ± 28° tolérances

Chapitre IV Page 1

GY 80 HORIZON NOTICE D'UTILISATION

(6) Anti-tab de profondeur :

- En automatique à cabrer 13° vers le haut - En automatique à piquer 9° vers le bas tolérances ± 1°

- En commandé 6° 40' vers le bas tolérances ± 30'

La tension des câbles pour les diverses commandes est :

Avion à l'ombre sous hangar par température entre 10° et 20°.

2. Pneus

Pour obtenir le maximum de service des pneumatiques, ils doivent être gonflés aux pressions suivantes:

- Avant : 1,850 kg/cm2 (26.4 PSI) - Arrière : 2 kg/cm2 (28.6 PSI)

Vérifier fréquemment qu'ils sont exempts de traces d'huile, usures localisées dues à des coups de freins, incrustations de cailloux, craquelures, entailles etc...

3. Batterie

L'accès de la batterie 12 V. 30 A/h se fait par le capot supérieur moteur. Elle est munie de bouchons spéciaux empêchant une évacuation de l'électrolyte. Vérifier periodiquement le niveau de l'électrolyte.

Toutes les connections doivent être propres et convenablement serrées. Si la batterie n'est pas à sa charge normale (en-dessous de 11,5 V), la mettre en charge en commençant à 4 A et en finissant à 2 A.

Vérifier les fuites possibles de liquide autour de la batterie pour éviter des risques de corrosion dans la structure.

4. Freins

Le liquide utilisé pour les freins est le Lockheed n° 5 ou Stop GRADE B.

doit vérifier, périodiquement le niveau du liquide de freinage (environ toutes les 100 heures) et si besoin compléter le niveau du réservoir situé devant la tôle pare-feu, sous le capot moteur.

Si tout le système de freinage doit être rempli, dévisser la tuyauterie souple au raccordement sur le cylindre de frein de roue, laisser couler (en freinant au levier 8 à 10 fois pour purger le circuit et compléter en même temps le niveau dans la bâche) jusqu'à ce que le liquide s'écoule sans bulles d'air. Revisser le raccord et vérifier que la purge est correcte par une attaque immédiate du frein en tirant le levier de commande.

Chapitre IV Page 2

GY 80 HORIZON NOTICE D'UTILISATION

Vérifier périodiquement l'état des clavettes de maintien du disque de frein (pas de matage excessif des encoches; tolérance 2 mm (0.07") maximum.

NOTA - Couple de freinage normal par roue : 19 à 20 m.kg (137.6 à 144.8 p. lb).

Il n'y a pas d'ajustage des jeux de garnitures à prévoir. (Ne jamais toucher le système de réglage). Si, après un service prolongé, les garnitures sont trop usées (épaisseur minimum restant sur chaque garniture 1 mm - 0.04"), les remplacer par des neuves. Ce travail doit être obligatoirement effectué en station service ou par un mécanicien agrée SUD-SERVICE.

5. hin d'atterrissage

Le __/stème de relevage entièrement mécanique est réglé en usine et peut supporter un service prolongé sans déréglage, si les consignes d'utilisation spécifiées au chapitre II sont bien respectées.

A. Entration des amortisseurs

- Vérifier périodiquement le fonctionnement en balançant l'avion latéralement par l'extrémité de voilure, longitudinalement par le moyeu de l'hélice. A titre indicatif, sous charge statique (avion en pleine charge) la course restant à l'amortisseur avant doit être de 80 à 100 mm (3.1" à 3.9") et la course restant à l'amortisseur principal doit être telle que la cote entre le moyeu de roue et l'intrados voilure soit de 380 à 400 mm (14.9" à 15.7").
- Toute trace d'huile rose sur les futs d'amortisseurs, ou balanciers de roues est le signe d'une fuite aux joints.
- Graisser toutes les articulations suivant le plan de graissage.

B. Entretien et vérification du système de relevage

- Il est bon de vérifier le système de relevage tous les 500 atterrissages ou toutes les fois qu'un atterrissage aura pu sembler dur.
- Mettre l'avion sur vérins suivant indications données § 1.

C. Vérification du verrouillage train sorti

- Le verrou étant sur position "SORTI" et manivelle tournée à fond dans le sens sortie, vérifier son verrouillage sans jeu excessif (1 à 2 cm) (0.4" à 0.7") à la poignée.
- Vérifier l'allumage du voyant vert environ 30° avant la position verrouillée "SORTI" de la manivelle.
- Vérifier que les butées des contrefiches sont en contact franc.
- Vérifier les jeux à toutes les articulations.
- Vérifier le fonctionnement de la commande de direction.
- Per la libre rotation de chaque roue et les jeux des roulements de roues.
- Faire une manoeuvre de rentrée complète comme exposé chapitre 1, § 4, au cours de la manoeuvre vérifier qu'il n'y a pas de point dur.

D. Vérification du verrouillage train rentré

- Vérifier que la manivelle se verrouille bien sans jeu excessif : 1 à 2 cm (0.4" à 0.7") à la poignée,

Chapitre IV Page 3

GY 80 HORIZON NOTICE D'UTILISATION

- Vérifier de nouveau les jeux de timonerie.
- Vérifier que les roues entrent dans leur logement avec un jeu correct.
- Vérifier que les deux lampes témoins au tableau de bord sont éteintes.

NOTA TRES IMPORTANT

- Après chaque essai de train sur vérins, bien vérifier que le train est en position verrouillée sortie avant de baisser les vérins.
- Il est recommandé de ne jamais effectuer un réglage sur l'ensemble de la commande de relevage de l'atterrisseur. Ce réglage doit être impérativement effectué soit en station-service, soit par un mécanicien agréé Sud-Service. Ce personnel seulement dispose des instructions nécessaires pour effectuer ce réglage.

6. Commandes de vol

L'entretien est réduit à :

- Graissage suivant plan de graissage.

En principe, il n'y a pas de réglage à effectuer en service courant, sauf si les vérifications de tension et débattements des surfaces mobiles ne sont pas dans les limites de tolérances précisées § 1.

7. Glaces

- Les maintenir propres.
- Toute glace présentant des amorces de criques, doit être immédiatement remplacée, de même que toute glace présentant des craquelures internes.
- Vérifier l'état des joints.

8. Compartiment moteur

- Vérifier périodiquement :
 - que les divers fixations ou raccords sont correctement serrés.
 - qu'il n'y a pas de traces d'huile, d'essence ou d'électrolyte de batterie à l'intérieur du compartiment moteur.
 - que les tuyauteries ne sont pas usées, marquées et sont correctement maintenues par leurs colliers.
 - qu'il n'y a pas de criques sur le système d'échappement et qu'il est correctement fixé.
 - que les tuyauteries souples d'aération et de réchauffage ne sont pas vieillies ou percées.
 - que les silent-blocs de fixation moteur ne sont pas vieillis (craquelures), que les boulons d'attache sont correctement en place et freinés.
 - vque le plein du réservoir de liquide de freinage est correct (voir § 4).
 - que le plein de la batterie est au niveau (voir § 3).
 - que la casserole d'hélice et ses pièces de fixation sont exemptes de criques, correctement fixées et freinées.
 - que le système de fixation du capot est en place et en bon état (pas de criques ou d'amorces de criques).

Chapitre IV Page 4

1er Juin 1964

GY 80 HORIZON NOTICE D'UTILISATION

9. Revêtements

Vérifier périodiquement que les revêtements ont toujours en bon état leur protection par peinture et vérifier qu'ils sont exempts de criques, froissements, rayures profondes etc...

Il est bon de maintenir les revêtements dans le plus grand état de propreté.

10. Graissage

Consignes générales

Pour effectuer les opérations de lubrification, utiliser des pompes et des burettes parfaitement sèches et propres.

- N'utiliser que des lubrifiants parfaitement propres.
- Nettoyer et essuyer les raccords ou orifices de lubrification avec des chiffons propres et secs.
 Avant de commencer la lubrification, enlever toute trace de rouille ou de corps étranger sur les surfaces à lubrifier.
- Lorsque cela est possible, mettre en mouvement les pièces mobiles afin d'assurer un graissage parfait.
- Faire pénétrer en force les graisses dans les raccords jusqu'à ce que la vieille graisse soit éjectée (sauf indications contraires portées sur les planches renvois à consignes particulières).
- Pour le remplissage d'huile, employer de préférence une burette de lubrification.
- Après toute lubrification, il est nécessaire d'enlever toute quantité superflue de graisse sur les surfaces.

B. Moteur

Se reporter à la documentation moteur.

Emploi des huiles moteur.

- Correspondance des références des huiles "B.P." et "SHELL" en fonction des indices de viscosité SAE recommandés d'emploi par Lycoming, sur notice "OPERATOR'S MANUAL".

Viscosité SAE	Référence SHELL	Référence B.P.	Référence SHELL W
30	65	65	
40	80	80	80
50	100	100	100

Les huiles employées sont obligatoirement "non détergentes"

NOTA: L'huile AERO SHELL W est interdite d'emploi avant 100 heures de fonctionnement moteur, se référer à la note de service Lycoming 1014 B du 28 Décembre 1962.

C. Hélice

Voir documentation hélice.

Chapitre IV Page 5

GY 80 HORIZON NOTICE D'UTILISATION

D. Mode de graissage

Pompe Burette Pinceau

E. Lubrifiant

Rep.	Norme AIR	Norme US
A	AIR 4225	MIL. G-3278
В	AIR 3515	MIL. L-7870

F. Méthode de présentation



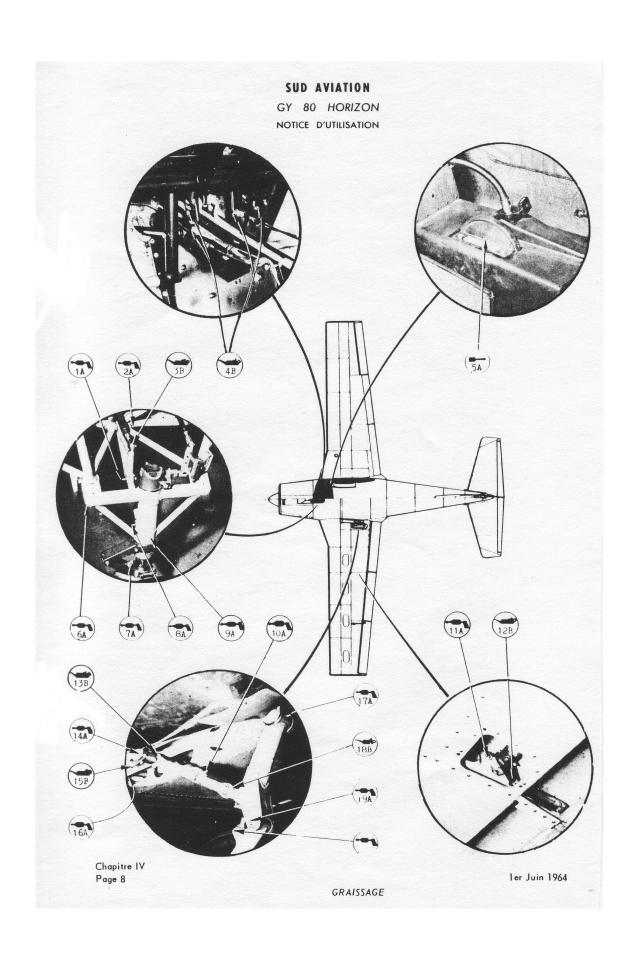
Chapitre IV Page 6

GY 80 HORIZON NOTICE D'UTILISATION

TABLEAUX DE GRAISSAGE

> Chapitre IV Page 7

1er Juin 1964

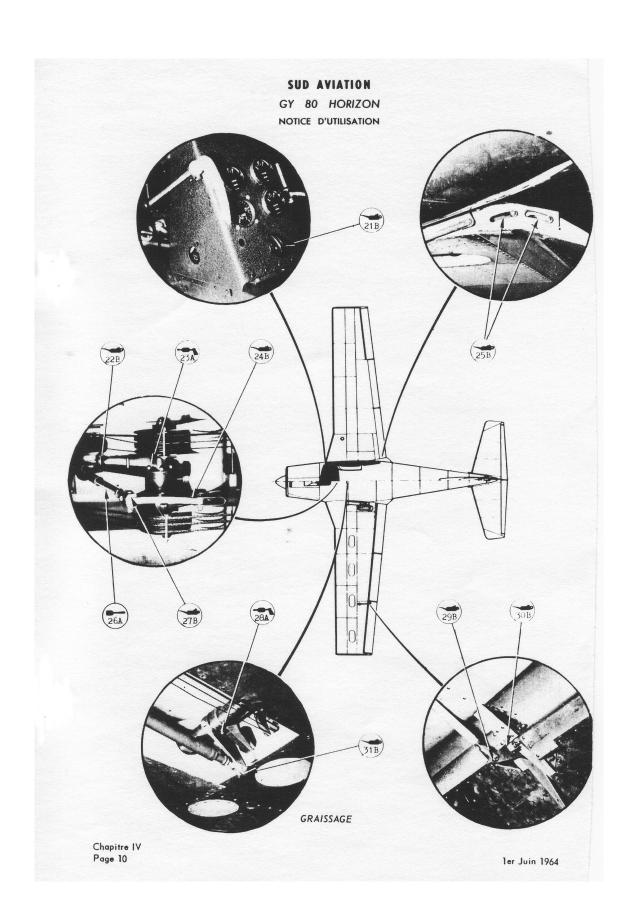


GY 80 HORIZON NOTICE D'UTILISATION

Rep.	Désignation des points de graissage	Nombre de points		Ingrédients	Périodicité
. сер.		G	D	Ingredients	reriodicite
1	Articulation centrale contrefiche train AV.	rain AV.		AIR 4225	50H
2	Articulation supérieure contrefiche train AV. sur fuselage		l	AIR 4225	50H
3	Articulation contrefiche train AV. sur bielle de commande		l	AIR 3515	100H
4	Fixation des câbles de direction sur pédaliers	2	2	AIR 3515	100H
5	Axe du volant de boîtier de commande de tab	2		AIR 4225	100H
6	Articulation train AV.	1	1	AIR 4225	50H
7	Articulations compas train AV.	3		AIR 4225	200H
8	Articulation inférieure contrefiche sur support train AV.		 	AIR 4225	50H
9	Tube coulissant train AV.		i	AIR 4225	200H
10	Articulation centrale contrefiche train principal	l ı	1	AIR 4225	50H
11	Paliers du tube de torsion des volets dans voilure (côté extrême)	1	1	AIR 4225	200H
12	Articulation bielle de commande sur tube de torsion dans voilure	1	1	AIR 3515	100H
13	Articulations supérieures contrefiche train principal	1	1	AIR 3515	100H
14	Paliers latéraux du tube de torsion dans fuselage	1	1	AIR 4225	50H
15	Articulation bielle de commande sur tube de torsion dans fuselage	1	1	AIR 3515	100H
16	Paliers du tube de torsion des volets dans voilure (côté emplanture)	1	1	AIR 4225	200H
17	Articulation train principal	1	1	AIR 4225	50H
18	Articulation inférieure contrefiche train principal	1	1	AIR 3515	100H
19	Articulation balancier sur fut train principal	1	ו	AIR 4225	50H
20	Articulation biellette sur balancier train principal	1	1	AIR 4225	200H
		l			

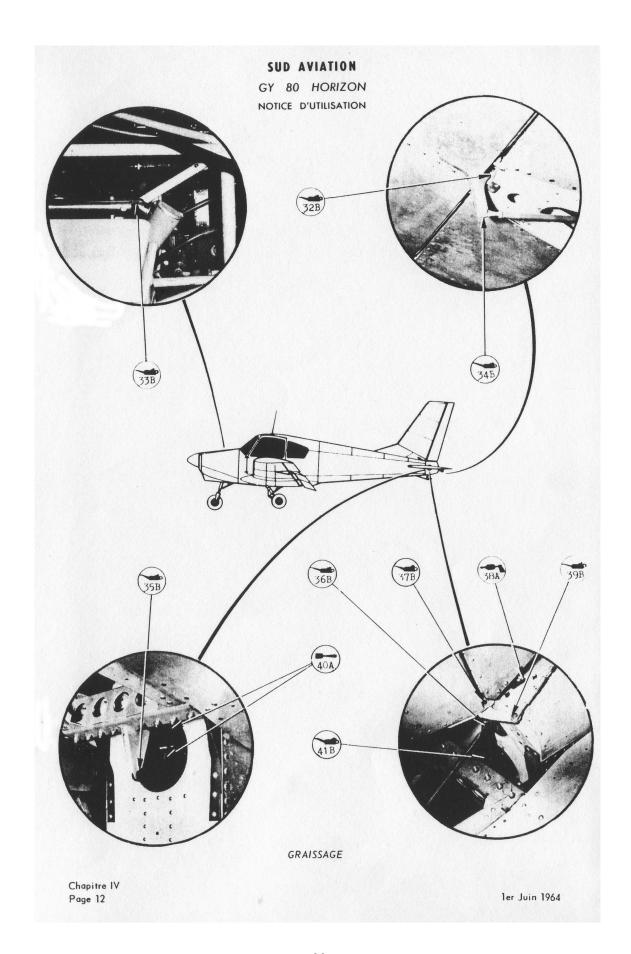
Chapitre IV Page 9

1er Juin 1964



GY 80 HORIZON NOTICE D'UTILISATION

Rep.	Désignation des points de graissage	1	mbre oints	Ingrédients	Périodicité
		G	D		
21	Cardan du robinet d'essence		1	AIR 3515	100H
22	Articulation bielle sur renvoi de commande train AV.)	AIR 3515	100H
23	Articulation renvoi de commande train AV. train principal et volets		1	AIR 4225	50H
24	Articulation renvoi sur bielle de commande des volets et de train principal		1	AIR 3515	100H
25	Glissière des volets	6	6	AIR 3515	100H
26	Vis de vérin de relevage train		1	AIR 4225	50H
27	Articulation vérin de relevage sur renvoi		,	AIR 3515	100H
28	Palier central du tube de torsion dans fuselage	1		AIR 4225	200H
29	Articulations bielle de commande des ailerons	2	2	AIR 3515	100H
30	Articulation des ailerons	2	2	AIR 3515	100H
31	Articulation bielle sur renvoi de commande des volets et de train principal		1	AIR 3515	100H
1		1		- 1	



GY 80 HORIZON NOTICE D'UTILISATION

Rep.	Désignation des points de graissage	Nombre de points G D		Ingrédients	Périodicité
32	Articulation du tab.	7		AIR 3515	100H
33 34	Cardan articulation manche Articulation guignol bielle de commande de tab.	1 1		AIR 3515 AIR 3515	100H 100H
35	Articulation guignol bielle de commande de l'empennage horizontal	1		AIR 3515	100H
36 37	Articulation renvoi bielle de commande de tab. Articulation de l'empennage vertical	1		AIR 3515 AIR 3515	100H 100H
38 39	Rotule de vis de commande de tab. Articulation câble de commande direction	1		AIR 4225	200H
40	sur renvoi Vis de commande de tab.	1	1	AIR 3515 AIR 4225	100H
41	Axe de renvoi de tab.	1		AIR 3515	100H

GY 80 HORIZON NOTICE D'UTILISATION

11. Vérifications périodiques (100 heures)

Programme de visites 100 heures

- Ce programme constitue une base recommandée de vérifications périodiques.
 Il peut évoluer en fonction de l'expérience acquise en utilisation, de la position géographique de l'appareil et des règlements nationaux.
- A. G.M.P.
- (1) Examen général des capots :
- Vérification de l'absence de criques du bon fonctionnement et du bon état des attaches capot, de la bonne portée des bafles de refroidissement.
- (2) Hélice : Fixation et casserole d'hélice.
- Vérifier la fixation correcte de l'hélice et son bon freinage.
- Absence de criques sur la casserole,
- . Graissage suivant documentation hélice.
- (3) Moteur
- Vérifier l'absence de traces d'huile.
- Vérifier La fixation correcte de l'ensemble des tuyauteries, commandes et accessoires.
- Vérifier la fixation des bafles de refroidissement et l'absence de criques.
- Vérifier que les rivets de fixation du tissu d'étanchéité ne portent pas sur le capot.
- Vidange d'huile systématique (après avoir fait tourner le moteur).
- Point fixe de vérification fonctionnement moteur.
- Vérification du bon état du système d'échappement :
 - fixation et absence de criques.
- Vérification de l'état de la manche d'admission :
 - état du filtre à air, fonctionnement correct du volet de réchauffage carbu.
- Visite et nettoyage des filtres essence et huile.
- Vérifier l'état des bougies.
- (4) Circuit carburant
- Inspection des réservoirs et détection des fuites éventuelles.
- Inspection des tuyauteries souples et rigides (absence de marques, usure, fuites).
- Vérifier le serrage et le freinage de tous les raccords.
- B. Train d'atterrissage
- Mise de l'avion sur vérins.
- Vérification du fonctionnement train (voir § 5).

Chapitre IV Page 14

GY 80 HORIZON NOTICE D'UTILISATION

NOTA TRES IMPORTANT

Bien s'assurer au cours de cette vérification, que la mise en tension s'effectue bien dans le dernier quart de tour à la manivelle, que les butées de contrefiches sont bien en butées franches avant ce dernier quart de tour.

- Vérifier la goupille de fixation de la chape du vérin de relevage.
- Vérifier l'état des pneus.
- L'état des freins.
- L'état des tuyauteries de freins.
- Plein correct du réservoir de liquide de freinage.
- La libre rotation de la roue après desserrage du frein.
- Vérifier qu'il n'existe pas de course trop importante à la suite d'une mauvaise purge.

C. Commandes de vol

- Vérifier le libre débattement des gouvernes, la tension des câbles.
- La fixation correcte et le bon freinage de tous les éléments de commandes de vol.

D. Cellule

- Vérifier le bon état extérieur de toutes les tôles de revêtement,
- La fixation correcte des ensembles : ailerons, volets, attaches avant voilure, attaches arrière voilure.
- La fixation des réservoirs d'essence.
- Empennage horizontal.
- Anti-tab de profondeur.
- Dérive.
- Gouverne de direction.
- Vérifier la fermeture correcte des portières de l'état du verrou supérieur.
- L'état général des glaces.
- Le bon état du mastic d'étanchéité.
- Vérifier l'état des joints de portières,

E. Circuit électrique

- ... Vérifier le niveau de la batterie et l'état de la batterie.
- L'absence de fuites de liquide dans le bac batterie et le compartiment moteur.
- L'état des torons et des connections.
- Le serrage des interrupteurs.
- Les fusibles et la présence des fusibles de rechanges.
- Faire un essai de fonctionnement de l'ensemble des installations électriques et radio-électriques.

Chapitre IV