RALLYE MS 880B

Copie du manuel original Rallye Club MS 880B N° série 2520 – Immatriculation F – B V N E

MANUEL DE VOL



MANUEL DE VOL

DE L'AVION

RALLYE CLUB MS.880B

Constructeur: SOCATA Groupe AEROSPATIALE

Usine d'OSSUN

Boite Postale nº 38 65001 - TARBES (FRANCE)

Télex: 52828

Tél. : (62) 93.27.30

Certificat de type nº 13 du 26.10.1961

Numéro de série 2520 Immatriculation F.BVNE

Sections 2, 3 et 4 (pages 2.01 à 2.04, 3.01 à 3.05,5.0 4.01 à 4.13) approuvées par le SECRETARIAT GENERAL A L'AVIATION CIVILE (S.GA.C.)



Cet avion doit être utilisé en respectant les "limites d'emploi spécifiées dans le présent Manuel de Vol".

CE DOCUMENT DOIT SE TROUVER EN PERMANENCE DANS L'AVION.

MANUEL DE VOL MS.880B LISTE DES MISES A JOUR

10 0 0 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1			The same of the sa
MODIFIEES	DATE		N. O.
PAGES MC	7.		2. 0. 0. 0. 0. 0. 0. 0. 0. 0. 0. 0. 0. 0.
	DESCRIPTION	Reddition sur former vertibeed	Liquide Lockheed Planche de bord: Adjonction cde inz côti gauche Circuit climatication: Suppression flèches rep. 5 Circuit électrique -Suppression fusible 50.A el câble PP2 -Nouveau schéma électrique -Mise à jour fusible rep. 3 1.A au lieu de 0,63 A Marquage: Tachymètre et mano d'essence
EDITION	°	-	8

Page : 0.2.01

MANUEL DE VOL MS.880B LISTE DES MISES A JOUR

A b Lii	Abaque de centrage Lire 865 au lieu de 867 Mise à jour paragraphes 5.3.2 et 5.4 Adjonction nota 2	7.05 5.05 5.06	DATE DATE 02.1973	VISA SGAC
Mise a	Nouveaux saumons: Lire 9,760 m au lieu de 9,61m Mise à jour Adjonction "option" grands réservoirs - Planche de bord . Mise à jour Adjonction commande électrique volets et commande tab de profondeur Mise à jour pour nouveaux schémas électriques :	1.1.00 1.1.01 1.1.03 1.2.00	03.1973	

MANUEL DE VOL MS. 880B LISTE DES MISES A JOUR

	PAGES MODIFIEES	ODIFIEES	
DESCRIPTION	Z	DATE	VISA SGA :
.Génération, démarrage,	1.6.00		
allumage	1.6.01		
.Carburant et contrôles	1.7.00		
moteur	1.7.01		
.Commande électrique volets	s 1.8.00		
	1.8.01		. 0
.Equipements divers	1.9.00	03.1973	7
	1.9.01		5
Changement de N° chapitres	1.10.00		1
protection électrique et	1.10.01		
circuit anémométrique	1.10.02		
	1.10.03		(人) (本) (当)(人) (本) (本)(人) (本)
	1.11.00		
	1.11.01		
Mise à jour option grands	2.02		
réservoirs			
Modification du dessin	70°7		
		-	

MANUEL DE VOL MS.880B LISTE DES MISES A JOUR

EDITION		PAGES MODIFIEES	DIFIEES	(
L	DESCRIPTION	. 1	DATE	VISA SGAC	
· ·	- Mise à jour . Lire 9,740 m au lieu de 9,760 m . Lire 6,975 m au lieu de 6,95 m - Planche de bord . Déplacement instruments sur planche de bord gauche - Mise à jour circuit carburant - Chapitre 2.9.2 . Changement marquage mano d'essence	1.1.00 1.1.01 1.2.00 1.3.00 1.3.01 2.04	08.1973	WICKS CO.	and the same of th
	- Table des matières - Pneumatiques Mise à jour: Essence 80/87 ou AVCAS 100 L et capacité - Planche de bord	0.1.04 1.1.02 1.1.03 1.2.00 1.2.01	03 1974	N. S. See B.	1

SOCATA

MANUEL DE VOL MS.880 B LISTE DES MISES A JOUR

		PAGES	MODIFIEES	
DESCRIPTION	PTION	ž	DATE	VISA S.G.A.C
Schéma électrique	ctrique	1.9.00		
Chapitre 2. sentation	Chapitre 2.3 Nouvelle pré- sentation	2.01	03.1974	
Adjonction 2.4	Adjonction nota chapitre 2.4	2.02		# 70 L
Adjonction	Adjonction : décollage après			100
atterrissage Modifié 6.5.	atterrissage en campagne Modifié 6.5.1	6.04		7/
- Table des matières	matières	0.1.02		(4.5) is
- Mise à jour Lire : LOCI	Mise à jour pneumatiques Lire : LOCKHEED HD.12 au	1.1.02		VIIN 3
lieu de n°5 Mise à jour p	lieu de n° 5 Mise à jour planche de bord	1.2.00	09.1974\	The state of the s
- Nouveau schéma commande volets	Nouveau schéma électrique commande volets	1.8.00		

MANUEL DE VOL MS.880B LISTE DES MISES A JOUR

EDITION		PAGESW	PAGES MODIFIEES	A MARINE MANAGEMENT OF THE PROPERTY OF THE PRO
ż	DESCRIPTION	ž	DATE	VISA SGA.C.
	-Mise à jour : circuit électri- que des équipements divers	00.6.1.		The state of the s
	-Mise à jour circuit de protec-1.10.00 tion électrique	1.10.00 å		SINIW
Ç	-Mise à jour texte des chapitres 3.4 - 3.5 - 6.6	3.02 6.03	09.1974	
	-Mise à jour volets aux para- graphes 4.3.1 - 4.3.2	4.05		
	-Mise à jour tableau au chapi-	10.9		
	tre b.l			187 SE
	-Lire 31.95 ft au lieu de 31.85 ft	1.1.00		CAN DESIGNATION OF THE PARTY OF
_	-Mise à jour pneumatiques -Mise à jour planche de bord	1.1.02	03.1975	NINIS
	-Mise à jour texte chap. 3.9	3.03		The second secon

MANUEL DE VOL MS.880 B LISTE DES MISES A JOUR

EDITION	NOTERINA	GES	MODIFIEES	AANT 1.3
Z		z	DATE	OF DE STAN
	-Mise à jour centrage AR : 30 % au lieu de 29 %	2.01		arisid
7	-Sélection des magnétos Lire : 100 tr/mm au lieu de 175 tr/mm.	4.09	03.1975	N 2
				Ceneral o
	-Mise à jour : .Carburant et huile	1.1.02		COES TRANSPORT
		1.1.03		がいると
∞	-circuit electrique des equi- ments divers - Adjonction rep. 13 - 18	1.9.00	01.1976	WIW no
	-Circuit protection électri- que - adjonction rep. 9	1.10.00		Remarkation of the state of the
	-Mise à jour texte paragraphe 3.11.2	3.04		

MANUEL DE VOL MS.880B

LISTE DES MISES A JOUR

SOCATA

MANUEL DE VOL MS. 880 B

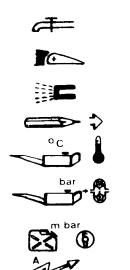
	LISTE DES MISES A JOUR					
VISA D. G.A.C	The start		A REGITE C			
MODIFIEES DATE	10.1976	05.1977	1-1-03 12-1-8}			
PAGES N	1.7.00	1.2.00 1.2.01 1.6.00 1.6.01 1.11.00	1-1-03			
DESCRIPTION	-Mise à jour schéma électrique 1.7.00 -Mise à jour paragr. 4.4.1 4.07	-Mise à jour : . Planche de bord -Adjonction relais de sur- tension -Branchement variomètre sur circuit statique	12 - Emploi carburant auto			
EDITION N.	10	=	7.5			

Allume cigare Antenne anémométrique réchauffée Batterie Démarreur Eclairage tableau de bord Eclairage secours tableau de bord Atténuateur jour-nuit Excitation alternateur Feux de navigation Feu anti-collision Indicateur pente et virage Jaugeur carburant Projecteur d'atterrissage et de roulage Rhéostat d'éclairage

Rhéostat d'éclairage secours

Pompe carburant

SOCATA Manuel de vol Ms.880 b



Robinet carburant

Volets électriques

Injection départ

Emplacement crayon

Température huile

Pression huile

Pression essence

Ampéremètre

SOLATA

MANUEL DE VOL MS 880 B

0.4 - LISTE DES ABREVIATIONS UTILISEES

A : Ampère

°C : Degré celsius (centigrade)

°F : Degré FAHRENHEIT

ft : Pied

Imp.gal: Impérial gallon

US gal : US gallon
HP : Horse Power

in.Hg : Pouce de mercure

kg : Kilogramme

km/h : Kilomètre par heure

kt : Noeud (1 mille nautique - 1832 m.

par heure)

l : Litre

lb : Livre

M : Masse

MPH : Mille par heure (statute mile

1609 m - par heure)

m : Mêtre

m.bar : Millibar

m/s : Mêtre par seconde PA : Pression d'admission

psi : Livre par pouce carré (lb/in-

tr/mm : Tour par minute
US quart : 1/4 de gallon US

V : Volt

VA : Vitesse de manoeuvre VC : Vitesse conventionnelle

Vc : Vitesse de calcul en croisière

Vfe : Vitesse limite volets sortis

VI : Vitesse indiquée

Vne : Vitesse à ne jamais dépasser Vno : Vitesse maximale de croisière

Vp : Vitesse propre

W : Watt

Zp : Altitude-pression

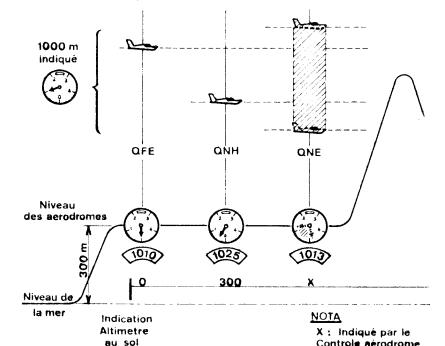
0.5 - UTILISATION DE L'ALTIMETRE

L'altimètre est un instrument mesurant la pression atmosphérique (pression absolue). Il est gradué en altitude à partir de la correspondance altitude pression de l'atmosphère type.

Les aérodromes étant situés à des altitudes différentes et la pression atmosphérique variant au cours du temps en un même lieu, l'altimètre dispose d'un bouton de réglage permettant de recaler les aiguilles .

Une fenêtre donne la pression correspondant au réglage.

Plusieurs calages altimétriques sont utilisés.



Edition: 1 05.1972

Page : 0.5.01

Controle aérodrome

\$ 0 C A LA MANUEL DE VOL MS. 880 B

2 F E CALAGE A LA PRESSION AU NIVEAU DE 1. AERODROME

L'altitude indiquée au sol est zéro. Au cours d'un vol local, l'altimètre indique en permanence l'altitude pression par rapport à l'aérodrome.

Q N H CALAGE A LA PRESSION CORRESPONDANT A L'INDICATION DE L'ALTITUDE REELLE DE L'AERODROME - (aux corrections de tem-

L'AERODROME - (aux corrections de température près).

l'altitude indiquée au sol est très voisine de conte portée sur la carte.

En tol, il conviendra pour connaître la hauteur au-dessus du sol, de retrancher de l'altitude lue sur l'altimètre, l'altitude du point survoic, une sur la carte.

Les pressions variant dans l'espace, le QNH n'est valable que dans une certaine région. Les contrôles locaux donnent le QNH régional.

Q N E ALTITUDE DU LIEU CORRESPONDANT AU CALAGE A LA PRESSION STANDARD 1013,2 mb (29,92 in.Hg) Cette altitude (indiquée par le contrôleur d'aérodrome) peut être tout autre que l'altitude réelle du terrain.

Le calage 1013,2 est employé dans les circuits d'aerodrôme uniquement dans le cas où l'altitude du terrain est telle que l'affichage du QFE ou du QNH est impossible. Le contrôleur donne alors l'altitude à lire à l'altimètre au niveau du terrain. Le calage 1013,2 mb est employé en voyage pour naviguer à un niveau de vol contormément à la réglementation ou aux instructions des CCR. Il permet un espacement par rapport aux autres aeronefs calés à la même réference.

•

0.6 - ATMOSPHERE TYPE

• • •

La masse d'air qui entoure notre globe peut- être caractérisée en chaque point par trois paramètres : pression, température, hygrométrie.

La variation de ces paramètres en fonction de l'altitude géométrique (hauteur au-dessus de la référence choisie : niveau moyen de la mer) définit l'atmosphère.

L'atmosphère type ou atmosphère standard, indiquée dans le tableau ci-dessous, est l'atmosphère de référence. Elle correspond sensiblement à la moyenne des valeurs mesurées dans les zones tempérées.

Le tableau ci-dessous donne en fonction de l'altitude en m et ft :

- La pression en m.bar (p)
- La température en degré CELSIUS (50) et FAHRENHEIT (°F)
- Le coefficient multiplicateur de la vitesse conventionnelle VC pour obtenir la vitesse propre (

Pour déterminer la vitesse VC à partir de la vitesse indiquée VI, se reporter à la section V - PERFOR-MANCES EN PALIER.

Z ft	P m.bar	°C	°F	1
0 2.000 4.000 6.000 8.000 10.000 12.000 14.000 16.000 18.000	1.013,25 942,10 873,03 811,88 752,47 696,65 644,21 595,00 549,16 505,98	+ 15,00 + 11,00 + 7,07 + 3,11 - 0,86 - 4,80 - 8,80 - 12,70 - 16,68 - 20,66	+ 59,00 + 51,80 + 44,86 + 37,57 + 33,80 + 23,35 + 16,20 + 9,20 + 2,00 - 5,20	1.0000 1.0294 1.0612 1.0938 1.1280 1.1638 1.2012 1.2405 1.2815

0.7 - CORRESPONDANCE DES UNITES

Distance

Le milie dautique est la longueur moyenne de la minute sexagésimale de latitude terrestre. 1 MILLE NAUFIQUE = 1852 mètres

Pressions

Unités employées :

bar - pieze (pz) - pouce de mercure (in.Hg) livre par pouce carré (lb/in - psi)

	bar	рz	in.Hg	lb/in ² psi	kg/cm ²
bar	1	100	29,5	14,5	1,0197
pz	0,01	1	0,295	0,145	0,010197
in.hg	0,03386	3,386	ì	0,49117	0,03453
lb/in ² psi	0,06894	6,894	2,0359	1	0,0703
kg/cm ²	0,098067	98,067	28,958	14,2233	1

Ex : 1 psi = 6,894 pz

Puissances

Unités employées :

watt (W) - cheval vapeur (CV) - Horse power (HP)

	W	CV	НР
W	1	0,001359	0,001341
CV	735,49	1	0,9863
НР	745,69	1,01387	1

Edition: 1 05.1972

Page: 0.7.01

Capaci tés

Unités employées : litre (1) - gallon Impérial (gal.Imp) gallon US (gal.US)

	1	gal.Imp	gal.US
1	1	0,219	0,264
gal.Imp	4,546	1	1,201
gal.US	3 , 785	0,833	1

Vitesses angulaires

Unités employées :

tour par minute (tr/mn) - radian par seconde (rd/s)

1 tr/mn: 0,1047 rd/s 1 rd/s: 9,549 tr/mn

MANUEL DE VOL MS.880 B

TABLE DES MATIERES

SECTION O - GENERALITES	
0.1- Table des matières	0.1.01
0.2- Liste des mises à jour	0.2.01
0.3- Liste des symboles	0.3.01
0.4- Liste des abréviations	0.4.01
0.5- Utilisation de l'altimètre	0.5.01
0.6- Atmosphère type	0.6.01
0.7- Correspondance des unités	0.7.01
SECTION 1 - DESCRIPTION	
1.1- Caractéristiques générales	
1.1.1 - Cellule	1.1.01
1.1.2 - Moteur	1.1.02
1.1.3 - Hélice	1.1.02
1.1.4 - Carburant	1.1.03
1.1.5 - Huile	1.1.03
1.2- Tableau de bord	1.2.01
1.3- Circuit du carburant	1.3.01
1.4- Circuit de climatisation	1.4.01
1.5- Circuit de réchauffage carbu	1.5.01
1.6- Circuit de génération, démarrage	
et allumage	1.6.01
1.7- Circuit électrique de carburant	· · · · · · · · · · · · · · · · · · ·
et des contrôles du moteur	1.7.01
1.8- Commande électrique volets	1.8.01
1.9- Circuit électrique des équipements	
divers	1.9.01
1.10-Circuit de protection électrique	1.10.01
1.11-Circuit anémométrique	1.11.01
SECTION 2 - LIMITATIONS	
2.1- Vitesses limites	2.01
2.2- Masse maximale	2.01
2.3- Limites de centrage	2.01
2.4- Limites de chargement	2.02
2.5- Limitations moteur	2.02
2.6- Limitations hélice	2.03
2.7- Limites d'utilisation en vol	
2.7.1 - Vols VFR	2.03
Edition: 3	Page : 0.1.01
03.1973	-

2.7.2 - Conditions givrantes	2.03
2.7.3 - Vent de travers démontré	2.03
2.7.4 - Facteurs de charge limites	2.03
2.7.5 - Vrilles et vol inversé	2.03
2.8 - Manoeuvres autorisées en catégorie	
utilitaire	2.03
2.9 - Plaquettes et repères sur les ins-	
truments	
2.9.1 - Plaquettes d'utilisation	2.04
2.9.2 - Repère sur les instruments	2.04
SECTION 3 - PROCEDURES D'URGENCE	
3.1 - Panne de moteur au décollage	3.01
3.2 - Panne de moteur après le décollage	3.01
3.3 - Panne de moteur en vol	3.01
3.4 - Atterrissage forcé en campagne moteur	
en panne	3.02
3.5 - Atterrissage de précaution en campagne	
moteur en marche	3.02
3.6 - Incendie moteur	3.02
3.7 - Incendie cabine	3.03
3.8 - Vibrations	3.03
3.9 - Panne d'alimentation en carburant	3.03
3.10- Panne d'alimentation en huile	3.03
3.11- Givrage	
3.11.1 - Cellule	3.04
3.11.2 - Carburateur	3.04
3.12- Panne de génération électrique	3.05
3.13- Panne de circuit électrique	3.05
3.14- Panne de circuit anémométrique	3.05
3.15- Blocage des becs	3.05
3.16- Vrille involontaire	3.06
SECTION 4 - PROCEDURES NORMALES	3.00
4.1 - Préparation des vols	
4.1.1 - Détermination de la masse	
et du centrage	4.01
4.1.2 - Abaque de centrage	4.03
4.1.2 Abaque de Centrage 4.2 - Manoeuvre de l'avion au sol	4.04
7.2 Manocavic ac i avion au poi	7.0 7

Page: 0.1.02

Edition: 9

04.1976

MANUEL DE VOL MS 880 B

4.3 - Vérifications avant le vol	
4.3.1 - Visite extérieure	4.05
4.3.2 - Vérification intérieure de la	
cabine	4.07
4.4 - Démarrage du moteur	
4.4.1 - Procédure normale	4.07
4.4.2 - Procédure moteur chaud	4.07
4.4.3 - Procédure moteur froid	4.07
4.4.4 - Démarrage manqué	→.08
4.5 - Après mise en marche du moteur	→.08
4.6 - Roulage	4.08
4.7 - Point de manoeuvre	
4.7.1 - Point fixe	4.09
4.7.2 - Avant le décollage	4.09
4.8 - Décollage	4.10
4.9 - Montée	
4.9.1 - Montée normale	4.10
4.9.2 - Montée à pente maxi.	4.10
4.10- Croisière	→.1 1
4.11 -Descente	4.11
4.11.1 - Descente rapide	4.12
4.11.2 - Approche	4.12
4.12 - Atterrissage	
4.12.1 - Atterrissage normal	4.12
4.12.2 - Remise des gaz	4.12
4.13 - Après l'atterrissage	+.13
4.14 - Arrêt	4.13
SECTION 5 - PERFORMANCES	
5.1 - Performances de décollage	
· · · · · · · · · · · · · · · · · · ·	5.01
5.1.2 A la masse de 610 kg - 1345 lb	5.02
5.2 - Performances d'atterrissage	
5.2.1 A la masse de 770 kg - 1695 lb	5.03
5.2.2 A la mas s e de 610 kg - 1345 lb	5.04

5.3 - Vitesses ascensionnelles	
	5.05
3 - 3 - 7 - 8 - 8 - 7 - 8	5.05
5.3.2 - A la masse de 610 kg - 1354 lb	7.03
5.4 - Performances en palier	
5.4.1 - Avec capacité carburant	
utilisable : 96 L	5.06
5.4.2 - Avec capacité carburant	
utilisable : 170 L	5.07
	5.08
5.5 - Etalonnage anémométrique	5.00
SECTION 6 - MANOEUVRES ET UTILISATIONS PARTI	CULIERES
6.1 - Décrochages	6.01
6.2 - Utilisation par vent de travers	
6.2.1 - Décollage	6.02
	6.02
6.2.2 - Atterrissage	
6.3 - Vol par temps agité	6.02
6.4 - Utilisation par temps froid	6.02
6.5 - Utilisation sur terrain court	
6.5.1 - Décollage	6.03
6.5.2 - Atterrissage	6.03
	6.03
6.6 - Décollage après un atterrissage	0.05
forcé en campagne	
6.7 - Vol verrière ouverte	6.04

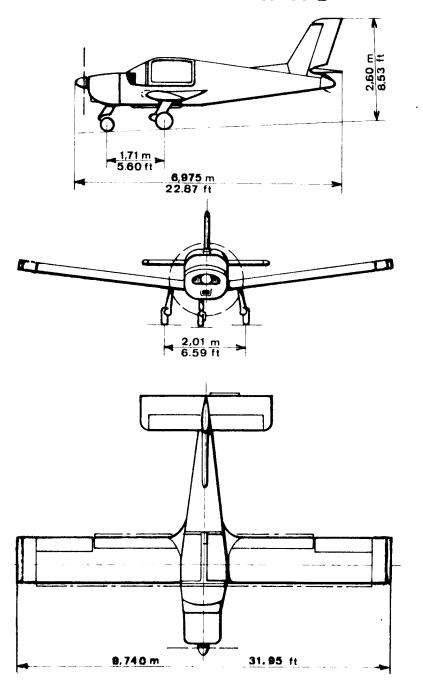
MANUEL DE VOL MS 880 B

4.3 - Vérifications avant le vol	
4.3.1 - Visite extérieure	4.05
4.3.2 - Vérification intérieure de la	
cabine	4.07
4.4 - Démarrage du moteur	
4.4.1 - Procédure normale	4.07
4.4.2 - Procédure moteur chaud	4.07
4.4.3 - Procédure moteur froid	4.07
4.4.4 - Démarrage manqué	÷.08
4.5 - Après mise en marche du moteur	→.08
4.6 - Roulage	4.08
4.7 - Point de manoeuvre	
4.7.1 - Point fixe	4.09
4.7.2 - Avant le décollage	4.09
4.8 - Décollage	4.10
4.9 - Montée	
4.9.1 - Montée normale	4.10
4.9.2 - Montée à pente maxi.	4.10
4.10- Croisière	+.11
4.11 -Descente	4.11
4.11.1 - Descente rapide	4.12
4.11.2 - Approche	4.12
4.12 - Atterrissage	
4.12.1 - Atterrissage normal	4.12
4.12.2 - Remise des gaz	4.12
4.13 - Après l'atterrissage	13
4.14 - Arrêt	→.13
CECTION E DEPENDAMENCE	
SECTION 5 - PERFORMANCES	
5.1 - Performances de décollage	
	5.01
5.1.2 A la masse de 610 kg - 1345 lb	5.02
5.2 - Performances d'atterrissage	p 5.5
5.2.1 A la masse de 770 kg - 1695 lb	5.03
5.2.2 A la masse de 610 kg - 1345 lb	5.04

5.3 - Vitesses ascensionnelles 5.3.1 - A la masse de 770 kg - 1695 lb	5.05
e e e e e e e e e e e e e e e e e e e	5.05
3	J. 0J
5.4 - Performances en palier	
5.4.1 - Avec capacité carburant	
utilisable : 96 L	5.06
5.4.2 - Avec capacité carburant	
utilisable : 170 L	5.07
5.5 - Etalonnage anémométrique	5.08
•	
SECTION 6 - MANOEUVRES ET UTILISATIONS PARTICUL	LIERES
6.1 - Décrochages	6.01
6.1 - Décrochages 6.2 - Utilisation par vent de travers	6.01
6.2 - Utilisation par vent de travers	6.01 6.02
6.2 - Utilisation par vent de travers 6.2.1 - Décollage	
6.2 - Utilisation par vent de travers 6.2.1 - Décollage 6.2.2 - Atterrissage	6.02 6.02
6.2 - Utilisation par vent de travers 6.2.1 - Décollage 6.2.2 - Atterrissage 6.3 - Vol par temps agité	6.02 6.02 6.02
6.2 - Utilisation par vent de travers 6.2.1 - Décollage 6.2.2 - Atterrissage 6.3 - Vol par temps agité 6.4 - Utilisation par temps froid	6.02 6.02
6.2 - Utilisation par vent de travers 6.2.1 - Décollage 6.2.2 - Atterrissage 6.3 - Vol par temps agité 6.4 - Utilisation par temps froid 6.5 - Utilisation sur terrain court	6.02 6.02 6.02 6.02
6.2 - Utilisation par vent de travers 6.2.1 - Décollage 6.2.2 - Atterrissage 6.3 - Vol par temps agité 6.4 - Utilisation par temps froid 6.5 - Utilisation sur terrain court 6.5.1 - Décollage	6.02 6.02 6.02 6.02
6.2 - Utilisation par vent de travers 6.2.1 - Décollage 6.2.2 - Atterrissage 6.3 - Vol par temps agité 6.4 - Utilisation par temps froid 6.5 - Utilisation sur terrain court 6.5.1 - Décollage 6.5.2 - Atterrissage	6.02 6.02 6.02 6.02 6.03 6.03
6.2 - Utilisation par vent de travers 6.2.1 - Décollage 6.2.2 - Atterrissage 6.3 - Vol par temps agité 6.4 - Utilisation par temps froid 6.5 - Utilisation sur terrain court 6.5.1 - Décollage 6.5.2 - Atterrissage 6.6 - Décollage après un atterrissage	6.02 6.02 6.02 6.02
6.2 - Utilisation par vent de travers 6.2.1 - Décollage 6.2.2 - Atterrissage 6.3 - Vol par temps agité 6.4 - Utilisation par temps froid 6.5 - Utilisation sur terrain court 6.5.1 - Décollage 6.5.2 - Atterrissage	6.02 6.02 6.02 6.02 6.03 6.03

SECTION I

DESCRIPTION



Page : 1.1.00

Edition: 7

SECTION I DESCRIPTION

1.1 - Caractéristiques généra	le s
-------------------------------	-------------

Monomoteur à aile basse cantilever de construction entièrement métallique

1.1.1 - Cellule (Dimensions théoriques)

Encombrement:

- Envergure maximum 9,740 m 31,95 ft
- Longueur totale 6,97 m 22.87 ft
- Hauteur totale 2,60 m 8,53 ft
- Garde d'hélice au sol, avion en ligne de vol pneu avant dégonflé, amortisseur avant comprimé
- Hélice MAC CAULEY 0,125 m 5 in.

Voilure:

- Allongement 7.5
- Dièdre 7°
- Surface portante 12,28 m2 132.18 sq.ft
- Corde aérodynamique 1,30 m 4.265 ft
- Becs à fente, conjugués sur toute l'envergure.

Ailerons

- Type à fente
- Envergure 1,49 m 4.9 ft
- Surface unitaire 0,78 m2 8.36 sq.ft

Volet de courbure

- Type à recul et à fente
- Envergure 2,30 m 7.64 ft
- Surface unitaire 1,20 m2 12.91 sq.ft

Empennage horizontal

- Plan fixe non réglable
- Envergure 3,672 m 12.04 ft
- Surface 1,65 m2 17.76 sq.ft
- Gouverne à corne de compensation
- Surface 1,83 m2 19.70 sq.ft

Edition: 7 03.1975

Page: 1.1.01

- Tab commandé - Surface	0,070 m2-0.75 sq.ft
Emponence wanting!	•
Empennage vertical	0.00 0.010 0
	0,88 m2-9.48 sq.ft
- Gouverne à corne de compens	
- Surface	0,51 m2-5.5 sq.ft
Atterrisseurs	
- Type tricycle fixe	
- Voie	2,01 m - 6.59 ft
- Empattement	1,71 m - 5.60 ft
- Pneumatique avant	5.00.4 - 6 PR
- Pression de gonflage	1,4 bars - 20.3 psi
- Train principal	1,4 bulls 20.5 psi
- Freins à disque	
	15 x 6.00 - 6.4 PR
- Pression de gonflage	
riession de gontrage	1.0 bars - 20.1 par
- Amortisseurs	
Télescopiques oléopneumatiq	lues
- Freins	
Différentiels hydrauliques	/ Name ATB 2520
Liquide : Aéroshell fluide	4 - Norme AIR 3520
1 1 2 Mar.	
1.1.2 - <u>Moteur</u>	
- Marque	CONTINENTAL
- Type	0.200 A
- Nombre de cylindres	4
- Puissance	100 HP - 75 Kw
1.1.3 - Hélice	
- Marque	MAC CAULEY 1A101 DCM
1	6948
- Diamètre	1,75 m - 69 in.
- Diamètre mini	1,70 m - 67 in.
DEGMESTS MAIL	29/0 M 0/ 1180

no o 1 du 19/01/84 SOCATA Lie of De READER

MANUEL DE VOL MS.880 B

1.1.4 - Carburant (Moteur CONTINENTAL 0-200-A 3istrict ou moteur ROLLS-ROYCE RR-0.200, A)

Essence aviation 80/87 ou AVGAS 100 L (suivant bulletin-Service ROLLS-ROYCE T.220/1)

Capacité totale maximum :

.Standard : 105 L - 27.8 US Gal - 23.1 Imp.Gal. : 184 L - 48.6 US Gal - 40.4 Imp.Gal.

Capacité minimale garantie : 96 L - 25.4 US Gal - 21.1 Imp.Gal.

170 L - 45 US Gal - 37.4 Imp.Gal. Capacité inutilisable 4,2 L - 1.10 US Gal - 0.92 Imp.Gal.

1.1.5 - Huile pour moteur CONTINENTAL 0.200-A ou moteur ROLLS-ROYCE RR.Q200-A Pendant les 50 premières heures de fonctionnement: huile minérale pure.

Après les 50 premières heures de fonctionnemen: : huile dispersante. -Qualité: Au-dessous de + 5°C SAE 20

Au-dessus de +5°C SAE 40 Au-dessus de +15°C SAE 50 Capacité totale du moteur

4,7 L - 1.24 US.Gal - 1.03 Imp.Gal ou 5.7 L - 1.51 US Gal - 1.25 Imp.Gal (quand on utilise le moteur correspondant à la spécification CES 1108) Capacité utilisable

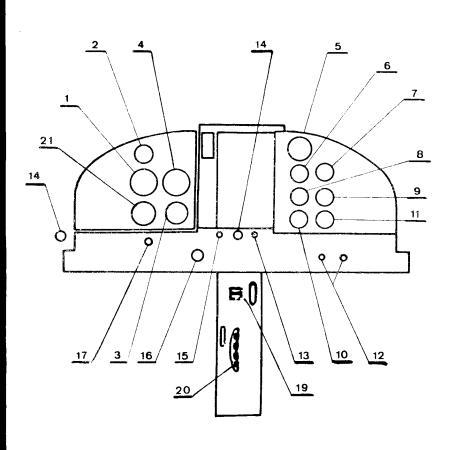
3 L - 0.79 US Gal. - 0.66 Imp.Gal.ou L - 1.05 US Gal. - 0.88 Imp.Gal (quand on utilise le moteur correspondant à la spécification CES 1108) Capacité du circuit

5,2 L - 1.37 US Gal - 1.114Imp.Gal ou 6,2 L - 1.64 US Gal - 1.36 Imp.Gal (quand on utilise le moteur correspondant à la spécification CES 1108)

Edition: 8 12 va 12 618+

01:1976

Page : 1.1.03



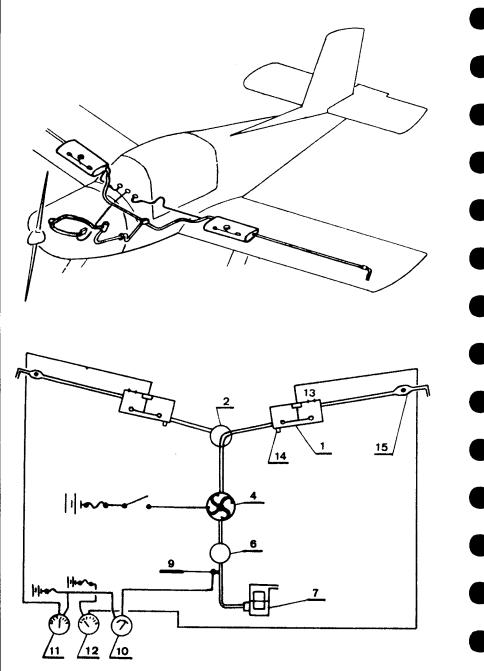
Edition : 11

1.2 - Planche de bord

La planche de bord est constituée d'un panneau gauche monté élastiquement, d'un panneau droit et d'un bandeau inférieur.

Sur cette planche, les équipements suivants sont montés en standard :

- 1 Anémomètre
 - 2 Compas
- 3 Variomètre
- 4 Altimètre
- 5 Tachymètre
- 6 Manomètre huile
- 7 Thermomètre huile
- 8 Manomètre essence
- 9 Amperemètre
- 10 Indicateur jaugeur gauche
- 11 Indicateur jaugeur droit
- 12 Commandes climatisation
- 13 Commande correcteur
- 14 Commande de gaz
- 15 Commande réchauffage carburateur
- 16 Sélecteur magnétos
- 17 Interrupteur mise en **route** manuelle pour balise de détresse (option)
- 19 Commande électrique de volets
- 20 Commande de tab de profondeur
- 21 Niveau transversal



Page : 1.3.00

Edition: 4 08.1973

1.3. - Circuit de carburant

Le carburant est réparti dans deux réservoirs (1) en alliage AG5 disposés chacun dans un caisson d'aile.

Chaque réservoir est relié par une tuyauterie à un robinet 3 voies, (2) 3 positions "gauche", fermé, droit".

Ce robinet est commandé par un bouton situé dans la cabine, sur le plancher avant.

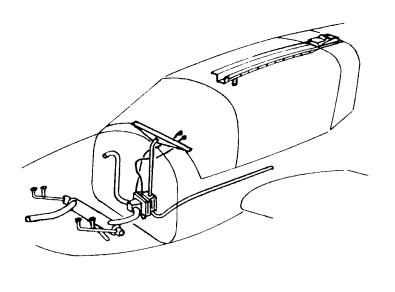
Du robinet, une tuyauterie conduit le carburant à la pompe électrique de gavage (4) équipée d'un filtre.

De la pompe de gavage, le carburant est conduit à la pompe du moteur (6).

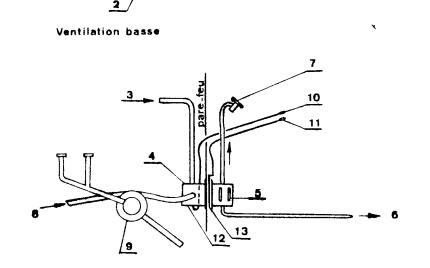
Entre le carburateur (7) et la sortie de la pompe moteur, une sonde électrique (9) transmet la pression d'essence à un indicateur (10) situé sur la planche de bord droite.

Chaque réservoir est équipé d'un jaugeur à flotteur permettant de connaître à tout instant la quantité de carburant disponible. Les indicateurs de niveau (11.12) sont situés sur la planche de bord droite. Chaque réservoir comprend un orifice de rem-

Chaque reservoir comprend un orifice de remplissage (13), un bloc de purge et vidange (14) situé à l'intrados de la voilure, ainsi qu'une mise à l'air assurée par un tube comportant un clapet anti-retour (15) débouchant à l'intrados de la voilure.



Ventilation haute



Page : 1.4.00

Edition : 2 02.1973

1

1.4 - Circuit de climatisation

- Air frais

la verrière.

•

La ventilation haute est assurée par une série d'orifices, situés sur le longeron supérieur de la verrière, et alimentée par le volet (1) dont la commande (2) est située près de la commande d'ouverture de

La ventilation basse est assurée, à partir d'une prise d'air (3) située sous le capot supérieur par un conduit amenant l'air frais au distributeur mélangeur (4) qui le répartit aux pieds du pilote et du passager avant (5) et en option, aux pieds des passagers arrière (6) et au pare-brise (7).

- Air chaud

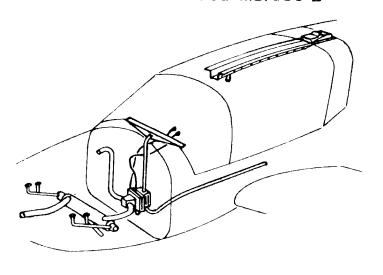
L'air pris en (8) est réchauffé autour du collecteur échangeur (9), à double paroi, puis conduit vers le distributeur mélangeur (4) et ensuite distribué de la même façon que l'air frais.

- Commandes de la climatisation

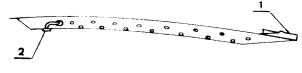
Le côté droit du bandeau de la planche de bord est équipé de deux commandes à tirette (10 et 11) actionnant chacune I flexible, commandant au distributeur mélangeur, l'une le papillon de mélange (12) et l'autre le volet d'admission d'air dans la cabine (13).

La Cde gauche (10) marquée "1" permet de régler la quantité d'air chaud admise dans la cabine.

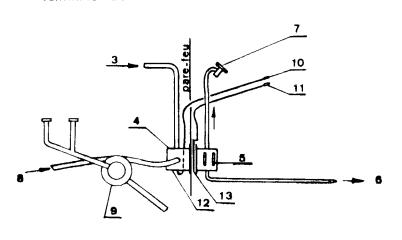
La Cde droite (11) marquée "2" permet le réglage du débit air mélangé.



Ventilation haute



Ventilation basse



Page : 1.4.02

Edition : 2 02.1973

Réglage air chaud : - La tirette "l" est poussée vers la planche de bord.

- La tirette "2" est tirée vers le pilote

Réglage air frais :
- Les tirettes "1" et "2" sont tirées vers le pilote.

Arrêt de toute ventilation :

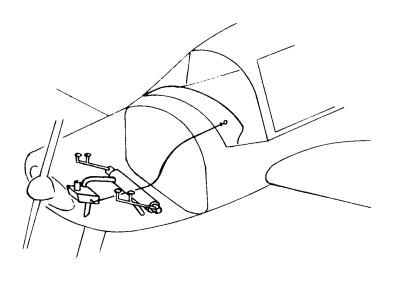
- Les tirettes "1" et "2" sont poussées vers la planche de bord en effaçant la butée.

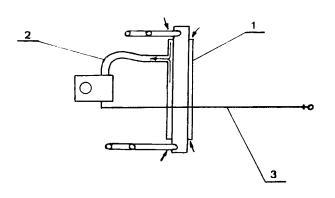
En cas d'incendie dans le compartiment moteur, afin d'éviter l'introduction de fumées dans la cabine, les tirettes seront en position "d'arrêt" de toute ventilation.

Edition: 1 05.1972

Page: 1.4.03

SOCATA Manuel de vol Ms.880 B



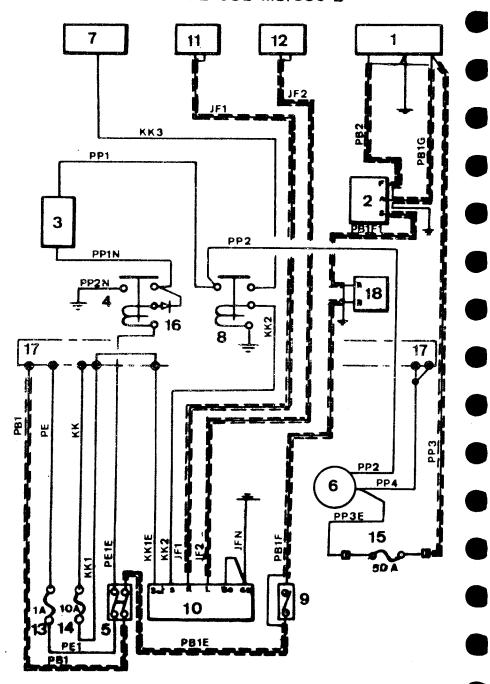


Edition : 1 05.1972

1.5 - Circuit de réchauffage du carburateur

L'air admis par un orifice sans filtre situé sur la double enveloppe du collecteur-échangeur (1) est conduit vers le carburateur par la tuyauterie (2). Le débit d'air chaud est réglé par la tirette (3) de "Réchauffage du carburateur".

SOCATA MANUEL DE VOL MS.880 B



Page : 1.6.00

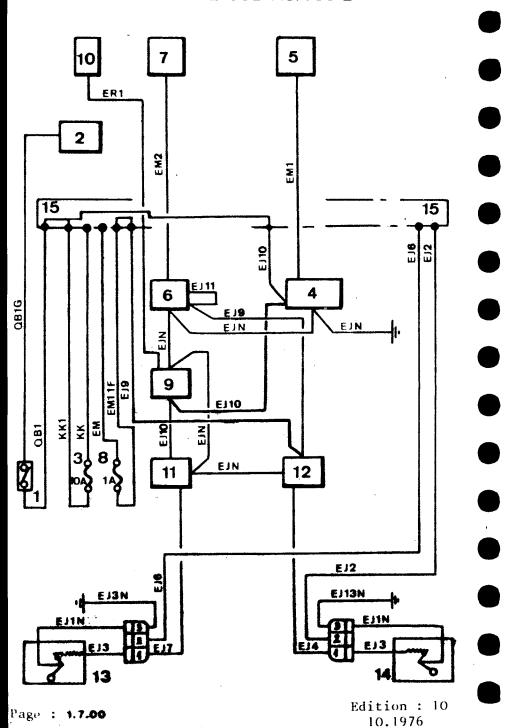
Edition: 11

1.6 - Circuit de génération, démarrage et allumage.

La génération électrique est obtenue à partir d'un alternateur à courant redressé à 60 A. 14 V.

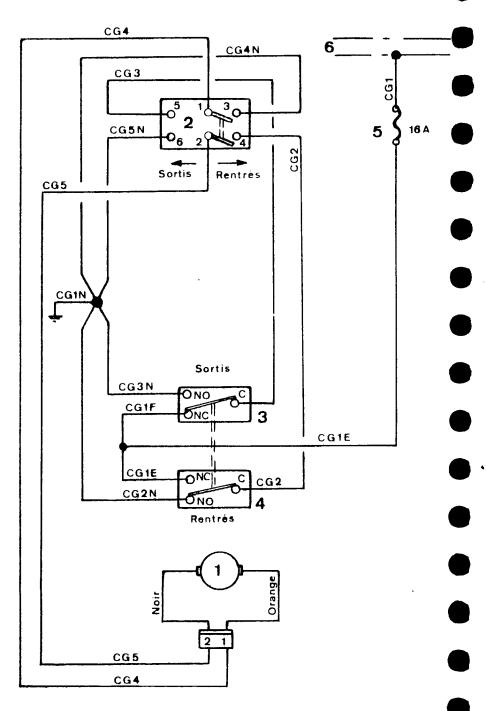
- 1 Alternateur
- 2 Régulateur de tension
- 3 Batterie 18 AH 12 V
- 4 Relais de batterie
- 5 Interrupteur batterie
- 6 Ampèremètre
- 7 Démarreur
- 8 Relais démarreur
- 9 Interrupteur excitation
- 10 Sélecteur magnétos
- 11 Magnéto gauche
- 12 Magnéto droite
- 13 Fusible relais batterie 1 A
- 14 Fusible démarreur 10 A
- 15 Fusible alternateur 50 A
- 16 Diode
- 17 Barette raccordement
- 18 Relais de surtension

SOCATA
MANUEL DE VOL MS.880 B



1.7 - Circuit électrique du carburant et des contrôles du moteur

- 1 Interrupteur pompe à essence
- 2 Pompe à essence
- 3 Fusible pompe à essence 10 A
- 4 Indicateur température d'huile
- 5 Sonde température d'huile
- 6 Indicateur pression d'huile
- 7 Transmetteur pression d'huile
- 8 Fusible pression huile 1A
- 9 Indicateur pression d'essence
- 10 Transmetteur pression d'essence
- ll Indicateur jaugeur réservoir gauche
- 12 Indicateur jaugeur réservoir droit
- 13 Transmetteur jaugeur gauche
- 14 Transmetteur jaugeur droit
- 15 Barrette raccordement

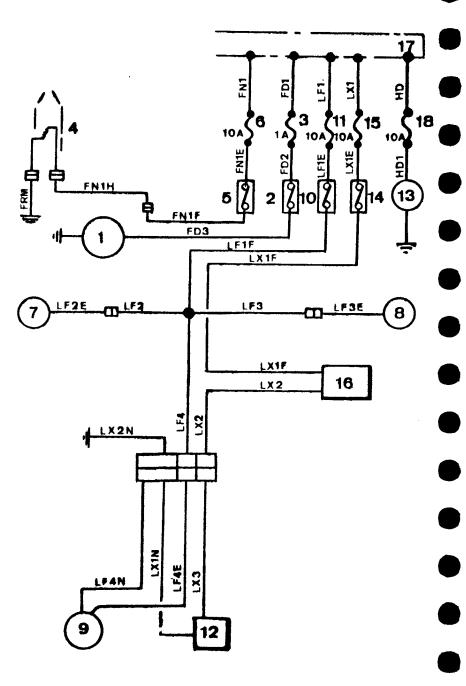


Page: 1.8.00

Edition: 6 0**9,1974**

1.8 - Circuit commande électrique volets

- 1 Moteur commande de volets
- 2 Inverseur
- 3 Micro-contact fin de course sortis
- 4 Micro-contact fin de course rentres
- 5 Fusible 16.A
- 6 Barrette de raccordement



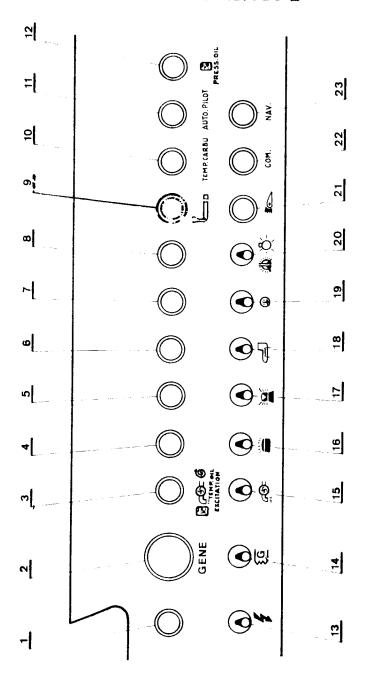
Edition: 8 01.1976

Page : 1,9.00

1.9 - Circuit électrique des équipements divers.

Les équip**am**ents suivants sont montés en option.

- 1 Indicateur de virage
- 2 Interrupteur de l'indicateur de virage
- 3 Pusible 1 A
- 4 Prise dynamique réchauffée
- 5 Interrupteur de réchauffage de la prise dynamique
- 6 Fusible 10 A
- 7 Feu de navigation gauche
- 8 Feu de navigation droit
- 9 Feu de navigation arrière
- 10 Interrupteur feux de navigation
- 11 Fusible 10 A
- 12 Feu anti-collision
- 13 Allume cigare
- 14 Interrupteur feu anti-collision
- 15 Fusible 10 A
- 16 Centrale clipnotant
- 17 Barrette de raccordement
- 18 Fusible 10.A



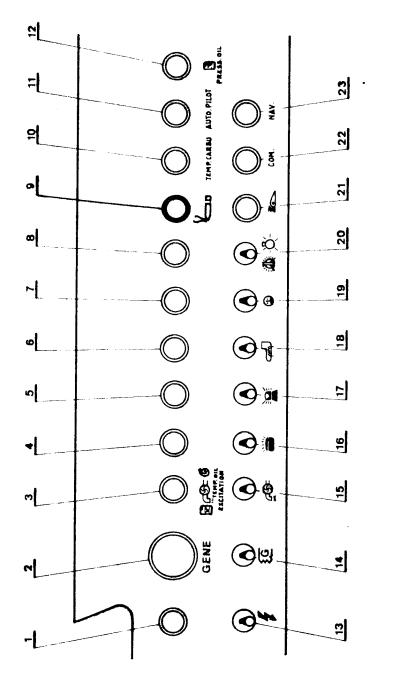
Edition: 8 01.1976

1.10 - Circuit de protection électrique

La protection de l'ensemble des circuits électriques est assurée par des fusibles situés sur le bandeau de la planche de bord et protégeant chacun un ou plusieurs circuits.

La liste ci-dessous donne, avec l'intensité du fusible, le ou les circuits qu'il protège.

- 1 <u>Fusible de 1.A</u> Relais batterie
- 2 Fusible de 50.A Alternateur
- 3 Fusible de 10.A
 Circuits pompe à essence
 voyant pression huile
 excitation
 démarreur
 température d'huile
 jaugeur gauche
- 4 Fusible de 5.A (option)
 Circuit phare
- 5 Fusible de 10.A (option) Circuit feu anti-collision
- 6 Fusible de 10.A (option)
 Circuit réchauffage antenne pitot
- 7 <u>Fusible de 1.A</u> (option)
 Circuit turn coord ou indicateur de virage
- 8 <u>Fusible de 10.A</u> (option) <u>Circuit feux de navigation et éclaira-</u> ge visière
- 9 Fusible de 10.A (option)
 Allume cigare
- 10 Fusible de 1.A (option)
 Circuit thermo-carburateur



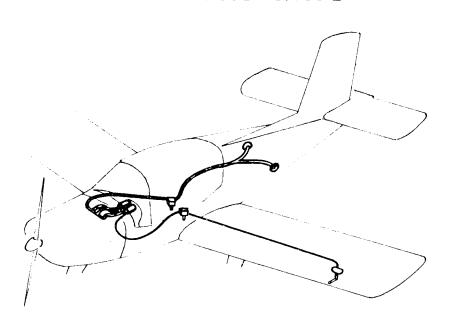
Edition: 8 01.1976

11	-	Fusible	de 5.A	(option)
		Circuit	pilote	automatique
12		Fusible	de 1.A	

- Circuits- pression huile jaugeur droit
- 13 Interrupteur batterie14 Interrupteur excitation

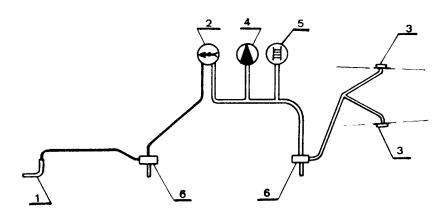
•

- 15 Interrupteur pompe à essence
- 16 Interrupteur phare (option)
- 17 Interrupteur feu anti-collision (option)
- 18 Interrupteur antenne réchauffée pitot (option)
- 19 Interrupteur turn coord ou indicateur de virage (option)
- 20 Interrupteur éclairage visière et feux de navigation (option)
- 21 Fusible 16.A Gircuits Cde électrique des volets
- 22 Fusible de 5.A (option)
 Circuit communication
- 23 Fusible de 5.A (option)
 Circuit navigation



Circuit statique

Circuit dynamique



Edition : 11 05.1977

1.11 Circuit anémométrique

Une prise dynamique (1) située sous l'intrados de l'aile gauche, alimente en pression dynamique l'anémomètre (2).

Deux prises statiques (3), situées à l'arrière du fuselage sur chaque flanc, alimentent l'anémomètre (2), l'altimètre (4) et le variomètre (5) en pression statique.

Ces deux circuits sont munis de purges (6) situées à la partie inférieure du fuselage et accessibles de l'extérieur.

SECTION 2 LIMITATIONS

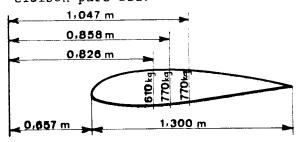
L'avion MS 880B a été certifié le 26.10.1961 en catégorie "Utilitaire" conformément au Règlement Air 2052 et dans les limites indiquées ci-après.

2.1 - Vitesses limites .Vitesses indiquées en km/h

•	U
Vne - Vitesse à ne jamais dépasser	270
Vno - Vitesse maximale de croisière eu égard à la résistance de la structure	200
VA - Braquage maxi des gouvernes jusqu'à	193
Vfe - Vitesse, limite volets en manoeuvre ou sortis	140
2.2 - Masse maximale en kg Autorisée au décollage à l'atterrissage	770 770

2.3 - <u>Limites de centrage</u>

Référence de centrage : face avant de la cloison pare-feu.



Le centrage arrière est limité à 1,047 m.Le centrage avant est fonction de la masse et de la catégorie d'utilisation. Il varie linéairement entre les limites suivantes :

Edition: 7

Page : 2.01

Catégorie

		_
- 610 kg		0,826 m
- 770 kg	_	0,858 m
Mise de niveau : axe de coc		•
horizontal.	· ·	
2.4 - Limites de chargement	-	
Nombre maximal d'occu		_
- à l'avant		. 2
- à l'arrière		
ceintures)		• 2 (4,000 2
NOTA : Charges maxi aux pla	ices arriè	res
Réservoirs 105 1		10 kg
Réservoirs 184 1		00 kg
Dans le cas de charge maxim		
la quantité d'essence susce		
doit répondre aux 2 conditi		
1°/ Ne pas être inférieur à		
vol	1 1 3 1 801	t 1/2 ii de
2°/ Etre telle que la masse	mayi aut	origão do
		offsee de
770 kg ne soit pas dépa		/77 1
Ex. Masse à vide		
Passagers avant		
Passagers arrière	• • • • • • • •	. 110 kg
TO	TAL	7/1 kg
Essence $770 - 741 = 29$		
NOTA: La masse à vide de l		
l'essence non utilis		<u> </u>
réservoirs et les ca		
masse à vide est cel		gure dans la
dernière feuille de	pesee.	
2.5 - Limitations moteur		
Utilisation du démarr		
		4
continue		
Régime maxi continu		
Régime maxi au décoll	age	2/50 tr/mn
lluile		10790
Température maxi		
Pression normale	• • • • • • • • •	
		bar
Pression mini réduit.	• • • • • • • • •	0,7 bar
Page : 2.02		Edition: 5
• •		20 10=1

03.1974

SOCATA

Emplai du Carberrent auto, circulaire 19/5/87

2.6 - <u>Limitations hélice</u>

Hélice MAC CAULEY 1.A.101.DCM.6948

Régime maximal 2750 tr/mn

2.7 - Limites d'utilisation en vol 2.7.1 - Vols VFR

2.7.2 - Conditions givrantes

1 - <u>vois vrk</u> Avion autorisé en régime de vol VFR et

de jour.

Vol interdit en conditions givrantes

2.7.3 - Vent de travers démontré

Composante maximale à 90° : 20 kt

2.7.4 - <u>Facteurs de charge</u> limites de calcul à la masse maximale.

Catégorie	Ū
n	+ 4,4 - 1,8

2.7.5 - <u>Vrilles</u>
LES VRILLES SONT INTERDITES

2.8 - Manoeuvres autorisées en catégorie utili-

Vitesse initiale

Manoeuvre

Manoeuvre

Manoeuvre

Manoeuvre

Manoeuvre

Manoeuvre

Virages serrés 170 km/h Chandelles 240 km/h Huit lent 220 km/h

Plaquettes et repères sur les instruments

- Plaquette d'utilisation

Cet avion doit être tutilisé en catégorie utilitaire conformément aux plaquettes, inscriptions et manuel de vol. Toute manoeuvre acrobatique (vrille comprise) est interdite sauf les suivantes: (voir 2.8)

! - Repère sur les instruments

- Tachymètre
- Arc vert de 600 tr/mn à 2750 tr/mn
 - Trait rouge à 2750 tr/mn.
 - Thermomètre d'huile zone verte de 40 à 107 ° C zone normale_trait radial rouge à 107°C maximum.
 - Manomètre d'huile Zone rouge de O à O,7 bar Zone jaune de O,7 à 2,1 bar Zone verte de 2,1 à 4,2 bar
 - Manomètre d'essence
 Zone rouge au-dessous de 150 m.bar
 Zone verte au delà- de 150 m.bar
 - Anémomètre
 Arc blanc de 75 à 140 Km/h(41 kt-75kt)
 Arc vert de 85 à 200 km/h (46 kt-108kt)
 Arc jaune de 200 à 270 km/h (108kt146 kt)

Trait rouge à 270 km/h (146 kt)

Page 5

de certiffcation. De plus elle fera aparaître si nécessaire les limitations d'utilisation indiquées au paragraphe 6.1, et les procédures d'utilisations indiquées au paragraphe 6.2.

Four les avions figurant dans la liste en annexe qui n'ort pas de manuel de vol ou pour lesquels la fiche de navigabilité indique seulement l'indice minimum du carburant ainsi que pour les avions dont le manuel de vol ne porte que cette même indication, il ne sera introduit augune modification. L'essence automobile peut être utilisée dans les conditions du chapitre 6.

5 - HODIFICATION DU MANUEL DE VOL

La procédure de modification sera fouction de la nature du postulant :

- Cas du constructeur d'avion :

 Le constructeur d'un type d'avion figurant dans la liste en annexe
 propesera au bureau certification du SEACT une nouvelle page du manuel de
 vol pour approbation.

 Chaque propriétaire d'un avion de ce type, désireux d'utiliser l'essence
 automobile devra ao préalable modifier le manuel de vol de son avion en
 introdutant la pruvelle page approuvée.
- Cas du propriétaire d'avion :
 Le propriétaire d'un avion d'un type figurant dans la liste en annexe demander au bureau VERITAS, l'approbation d'une modification du manuel de vol.

 Le breau VERITAS vérifiera si le couple avion moteur pour lequel est effectuée la demande figure dans la liste des avions autorisés à utiliser le carterant automobile si les limitations prévues en 6.1 et les procédures prévues en 6.2 sont prises en compte et, dans ce cas approuvera la modifi-

6 - CONDITIONS D'UTILISATION DU CARBURANT AUTOMOBILE

6.1 - Undtations

du manuel de vol.

- a) Le carturant utilisé devra être du super carburant automobile,lequel a un indice d'octane voisin de celui de l'essence aviation-Avgas 00/87 lorsqu'il est mesuré selon la même méthode.
- b) L'emploi du super carburant automobile n'est pas autorisé pour les avions exploités par une entreprise de transport aérien.
- c) L'utilisation du super carburant automobile est limitée aux vols VER à l'exclusion des voyages en r'gime VER de muit, ainsi qu'aux vols non acrobatiques, à savoir :

 Toute manoquère survenant en vol normal, les décrochages à l'exception des décrochages dynamiques, les huit paresseux, les chandelles et les virages serrés dans lesquels l'angle d'inclination est inférieur à 60 °.

6.2 - Proc/dures

 a) - Lors de la visite prévol, effectuer une purge des réservoirs en récupérant le carburant dans un récipient transparent afin de vérifier l'absence d'eau notomment lorsque l'avion aura stationné pendant 24 heures ou plus, ou d'autres polluents.

. . ./ . . .

Page 6

- h) Au cours du point fixe moteur avant d'collage, s'assurer que l'on obtient une chute notable de tours / minute lors de l'essai du réchauffage carburateur.
- c) Etre attentif aux risques de "vapor lock". Eviter un réchauffement excessif du carburant dans les réservoirs (notamment par un stationnement prolongé au solcil en période estivale).
- d) Lors de l'utilisation de l'avion par forte température et faible puissance du moteur (par ex : stationnement prolongé au point d'attente avant décollage par temps chaud), vérifier que l'on obtient bien les paramètres associés à la pleine puissance avant tout décollage.
- c) Etre attentif au réglage de la richesse afin d'éviter une température culosse trop élevée.
- Etre particulièrement attentif aux risques de givrage et à l'utilisation optimale du réchauffage carburateur (le phénomène de givrage peut se produire à des températures plus élevées qu'avec l'utilisation du carburant AVGAS 100 LL).
- g) Lors des vérifications journalières et des inspections d'entretien, vérifier particulièrement les tuyauteries de carburant non métalliques et les joints afin de détecter des signes de fuite ou de détérioration.

6.3 - Exigences concernant la qualité du carburant avitaillé

- a) Utiliser seuloment un carburant récemment ravitaillé et pour lequel en se sera assuré que la citerne dans laquelle il a été transporté, n'a pu le polluer par des résidus de transports antérieurs. Ne faire les pleins des avions q'avec du super carburant automobile préalablement filtré : s'assurer en conséquence que la pompe est équipée d'un dispositif de filtrage adéquat.
- b) Eviter un long stockage dans le réservoir de l'avion. Tenir rigoureusement propre la cuve de stockage minsi que le matériel de transfert (poèpe). périodiquement procéder à des prélèvements de fond de cuve pour s'assurer que le carburant ne contient pas d'eau. Prélever le carburant à l'aide d' une crépine flottante ou utiliser des moyens permettant d'éliminer l'eau du carburant.

6.4 - Documentation

- a) Le manuel de vol devra être modifié selon le paragraphe 4 de lo présente circulaire.
- b) L'usage du carburant automobile devra être mentionné dans le livret moteur.
 - e) Il est recommandé dans le cas d'une utilisation du super carburant automobile de modifier la check list de l'avion pour prendre en compte les diverses indications fournies par cette circulaire.

FIN CETTE CIRCULAIRE COMPORTE 6 PAGES ET UNE ANNEXE DE 8 PAGES

La présente circulaire annule et remplace la circulaire N° 1 du 10 janvier 1984

- SECTION 3 - PROCEDURES D'URGENCE

- 3.1 Panne de moteur au décollage Réduire à fond - freiner avec précaution manche en butée arrière.
- 3.2 Panne de moteur après le décollage

 Utiliser au mieux la puissance disponible pour choisir un terrain devant soi.

 Sortir à fond les volets en finale lorsque l'on est certain d'atteindre le terrain choisi.

Ne pas descendre au-dessous de : VI = 100 km/h

Avant 1'impact:

- Couper le contact des magnétos
- Couper le contact général
- Fermer le robinet d'essence

ATTENTION: NE PAS CHERCHER A VIRER

La perte d'altitude et l'augmentation de la
vitesse de décrochage résultant du virage
risquent de provoquer un impact prématuré dans
une attitude dangereuse.

3.3 - Panne de moteur en vol

VERIFIER:

- -pression d'essence. Mettre en service la pompe de gavage.
- -jaugeurs d'essence
- -robinet d'essence en position ouverte sur le réservoir le plus plein.
- -mélange sur plein riche (poussé)
- Prendre la vitesse de meilleure finesse 140km/h volets rentrés. L'avion parcourt environ 10 fois son altitude (sans vent).

Edition: 1 05.1972

Page : 3.01

3.4 - Atterriss ge forcé en campagne, moteur en
panne.
- Robinet d'assence fermé
-Mettre lein g z
- Contac : magnétos coupé
- Si la cadio est installée, effectuer des
appels de détresse.
AVANT L'ATTERRISSAGE
- Tous les contacts électriques coupés
- Ceintures serrées
- Verrièreléverreuillée
(sar 3 l'ouvrir)
- Vitesse 100/110 cm/h
- Volets en finale 30°
- Contact général coupé
- Arrondir juste avant l'impact
- Au sol, garder le manche à fond en arrière.
3.5 - Atterrissage de précaution en campagne, moteur
en marche
- Reconnaî:re le terrain en effectuant au be-
soin plusieurs passages à basse vitesse
VI = 120 km/h.
- Faire une approche de précaution, volets à
$30^{\circ} - VI = 95 \text{ km/h}.$
- Contact général coupé
- Arrondir juste avant l'impact
en réduisant les gaz à fond.
3.6 - Incendie moteur
- Robinet d'essence fermé
- Pompe de gavage Coupée
- Mettre plein gaz
- Manette de ventilation "coupe-feu"
Après l'arrêt du moteur
- Contact magnétos coupé
- Contact général coupé
- Excitation de l'alternateur coupée.
ATTENTION
NE JAMAIS TENTER UNE REMISE EN MARCHE APRES
UN DEBUT D'INCENDIE

Page : 3.02

Edition: 6 09.1974

- 3.7 Incendie cabine
 - Eteindre le foyer par tous les moyens possibles (Extincteur en option).
 - Pour éliminer les fumées, ouvrir i fond la ventilation et au besoin entr'ouvrir la verrière à VI € 150 km/h, d'environ 10 cm
 - En cas de feu d'origine électrique : -Couper l'excitation de l'alternateur -Couper le contact général.

3.8 - Vibrations

Les vibrations moteur sont généralement dues soit à un mauvais état des bougies, soit à un givrage carburateur, soit à un excès de riches se. Se reporter à la section 4 pour le réglage de la richesse.

Dans tous les autres cas, se poser le plus rapidement possible pour en rechercher l'origine.
Surveiller la pression et la température d'huile.

nulle.

2.9 - Panne d'alimentation en carburant

En cas de baisse de la pression carburant:

-Mettre en service la pompe de gavage

-Sélectionner le réservoir le plus plein.

En cas de chute de régime au plein gaz, par
épuisement d'un réservoir, réduire les gaz de
moitié environ pour assurer une reprise plus
rapide sur l'autre réservoir. Changer de réservoir, pompe de gavage en marche. Remettre les

gaz des que la pression d'essence remonte.

3.10- Panne d'alimentation en huile

En cas de baisse de pression d'huile, surveiller la température d'huile. Si celle-ci s'élève anormalement (maxi 107°)

-Réduire la puissance

-Revenir au terrain en se préparant à un atterrissage en campagne éventuel.

Edition: 7 Page: 3.03

03.1975

3.11 - Givrage

3.11.1 - Cellule

La cellule n'étant pas équipée de dégivreur, quitter au plus vite la zone givrante. Pour éliminer plus rapidement le givre du pare-brise, mettre la climatisation sur plein chaud.

3.11.2 - Carburateur

En cas de signes de givrage (chutes de régime, chute de pression d'admission, légères vibrations), tirer à fond la commande de réchauffage du carburateur pendant quelques instants, pour faire fondre la glace, puis la repousser progressivement jusqu'à la position "froid".

Si l'appareil est équipé d'un thermomètre de l'air carburé (option 88), maintenir la température indiquée dans une plage comprise entre + 5°C et + 20°C.

NOTA -

Le fait de tirer la commande de réchauffage du carburateur peut provoquer une perte de régime d'environ 100 tr/mn, une baisse de pression d'admission de 30 à 50 m.bar et augmenter le niveau des vibrations.

Après avoir réglé le réchauffage du carburateur, il est impératif de régler le mélange pour éliminer les vibrations.

L'utilisation du réchauffage carburateur augmente notablement la consommation horaire.

Edition: 8

Page : 3,04

3.12 - Panne de génération électrique Vérifier l'indication de décharge à l'ampèremètre.

Vérifier et changer éventuellement le fusible.

SI LA DECHARGE SE POURSUIT

- Couper l'excitation de l'alternateur
- Couper tous les équipements électriques non indispensables à la poursuite du vol.
- 3.13 Panne de circuit électrique

 Panne des équipements électriques :
 indicateurs de pression, température,
 jaugeurs.
 - Vérifier le tableau de fusibles lorsqu'un fusible est fondu.
 - Remplacer le fusible en prélevant un fusible <u>de même calibre</u> dans la boîte à fusibles de rechange située au-dessus.
- 3.14 Panne de circuit anémométrique

 En cas d'indications erronées en vol,
 effectuer une approche de précaution,
 à la limite d'ouverture des becs à
 fente.

Au sol, purger les circuits et vérifier la propreté des prises dynamique et statiques ainsi que l'absence de fuite sur les circuits avant de vérifier l'instrument.

3.15 - Blocage des becs

En cas de blocage intempestif des becs en position fentes fermées, ne pas voler au-dessous de VI: 120 km/h.

Effectuer un atterrissage de précaution avec approche :

VI = 120 km/h volets rentrés

VI = 115 km/h volets sortis à 30°

Edition: 1 05.1972

Page : 3.05

3.16 - VRILLE INVOLONTAIRE

Il est impératif d'appliquer les consignes de sortie de vrille dès l'instant ou le pilote constate que l'avion entre en vrille, et ceci au plus tard avant d'avoir accompli un tour complet.

CONSIGNES DE SORTIE

Rapidement et simultanément :

- La profondeur franchement dans le secteur avant (voir nota)
- La direction à fond contre
- Les ailerons au neutre.

Maintenir les trois commandes dans ces positions tant que la vrille ne s'arrête pas.

Dès l'arrêt de la rotation : la direction au neutre et la ressource en douceur.

NOTA : La gouverne de profondeur est la gouverne prépondérante pour la sortie de vrille.

Edition: 9 04.1976

•

Page : 3.06

- SECTION IV - PROCEDURES NORMALES

4.1 - Préparation des vols

4.1.1 - Détermination de la masse et du

centrage

(utilisation de l'abaque)

1°/ Préparation

Marquer d'une croix sur l'abaque le point MO correspondant à la masse et au centrage de l'avion, tels qu'ils sont indiqués sur le Registre de Contrôle (Procès Verbal de Pesées et Centrage).

2°/ Détermination du centrage

Lors des tracés des vecteurs, s'assurer que la courbe des moments est correctement placée en vérifiant le parallélisme des lignes de référence des masses. Au point correspondant à la masse et au centrage de l'avion à vide MO, mettre le point O du vecteur "pilotes" et tracer une droite de la longueur correspondante à la masse ajoutée.

Du nouveau point obtenu, tracer le vecteur "passagers" et procéder ensuite de la même façon pour les vecteurs "Bagages" et "carburant"

l'Extrémité de ce tracé permet de lire le centrage et la masse de l'avion. En aucun cas le dernier vecteur "carburant" ne devra pénétrer dans les zones hachurées.

Exemple tracé sur l'abaque

Masse de l'avion vide

Centrage
Pilote et passager AV
Passagers AR
Carburant
On trouve Masse totale

475 kg
865 mm
154 kg
77 kg
77 kg
77 kg

989 mm

Edition: 1 Page: 4.01 05.1972

Centrage résultant

3°/ Masses fixes additionnelles

Lors d'adjonction de masses, le centrage se trouvant modifié, il convient donc d'en déterminer sa nouvelle valeur et de la situer sur l'abaque en procédant comme suit:

- sur la courbe des moments, situer sur l'axe de référence le point B correspondant à la position de la masse installée dans l'avion.
- du point A, tracer une droite passant par le point B.
- tracer sur cette droite le point C correspondant à la masse installée lue sur l'échelle Passagers AR.
- en reportant le vecteur BC sur l'abaque à partir du point MO, on obtient ainsi le nouveau centrage à vide MI.
- exemple tracé sur l'abaque.
- masse de 20 kg installée au droit de la banquette AR.
- 4°/ Masses et centrages limites (cf. section2)
 Le chargement est correct si le point
 résultant donnant la masse et le centrage
 se trouve dans la zone non hachurée.

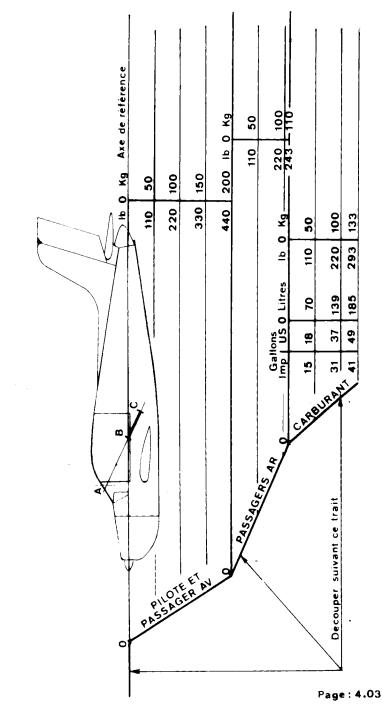
NOTA:

Le pilote a la responsabilité de s'assurer du chargement convenable de son appareil. Il doit s'assurer que le délestage en essence au cours du vol ne risque pas de faire dépasser les limites de centrage à l'atterrissage.

Page : 4.02

Edition: 1 05.1972

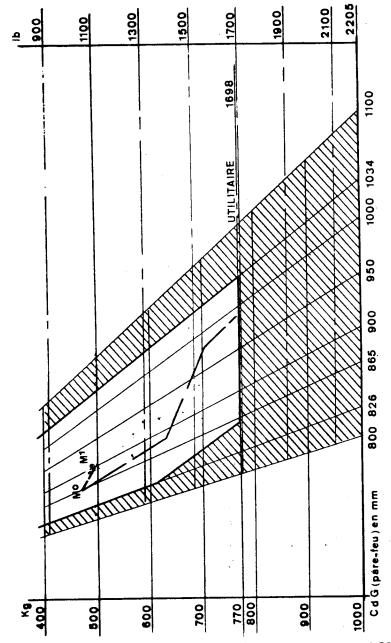
COURBE DES MOMENTS RALLYE MS 880 B



MASSES FIXES ADDITIONNELLES ET MOBILES MASSES

SOCATA Manuel de vol Ms.880 B

4.1.2 - Abaque de centrage



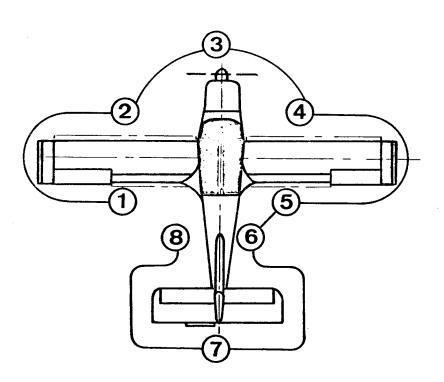
Edition: 2 Page: 4.03

02.1973

SOCATA Manuel de vol Ms.880 B

4.2 - Manoeuvre de l'avion au sol
Une fourche livrée avec le lot de
bord, se fixant sur la roue avant,
permet de manoeuvrer l'avion au sol.
Il est recommandé, pour les manoeuvres, de ne pas pousser sur les surfaces mobiles : becs, volets, ailerons, empennages, hélices etc.
Sur terrain plat, une seule personne
suffit pour manoeuvrer l'avion en
tirant sur la fourche.

4.3 - <u>Vérification avant le vol</u>



Page : 4.04

Edition: 3 03.1973

SOCATA

MANUEL DE VOL MS.880 B

4.3		te extérieure		
_	Cabine			
	Verriè	re ouverte	coulisse nor	malement
		t général	arrêt	
_	Sélect	eur des magnétos	sur Off	
	Comman	des	libérées	
	Volets		sortis	
	Tab		au neutre	
		le tour d e l'avior		
	horaire	e en commençant pa	ir le côté gau	che
de la capine.	نتم 1 تنظم ا	-,-*-:		
Aile gauche				(1)
Ailerons	command	· · · · /		\circ
Volets		lations) vérifiés		
		ements)		
	Jeux)		
Prise dynamiqu	ıe	propre, non obs	truée	
Réservoir		niveau vérifié		
Bouchon et por	te du	en place, verro	uil-	
réservoir		lée.		
Purge		effectu ée		
Bec à fente		face interne pr	opre	
		galets et bras		
	•	place et freiné		
		mobilité normal	е.	
Train principa	l gauche			2

gonflé

correct)

vérifié, porte verrouillée

propre

fuites.

bon état, position normale(amortisseur

fermés, verrouillés pas de traces de

propre en bon état

Page : 4.05

Edition

09.197

Pneu

Capots

Hélice

Carénage

Fuselage avant Pare-brise

Niveau d'huile

	Cône d'hélice Prises d'air	absence de jeu propres non obstruées
	Train avant	propres non obstruces
	Pneu	gonf lé
	Carénage	bon état position
		normale (amortisseur
		correct.)
	Fourche	retirée
	Tuyau d'échappement	rigide
(4)	Train principal droit	•
•	Pneu	gonflé
	Carénage	bon état position
		(amortisseur correct)
(3)	Aile droite	
	Bec à fente	face interne propre
		galets et bras en
		place et freinés,
	Derman	mobilité normale.
	Purge Réservoir	effectuée
	· - -	niveau vérifié
	Bouchon et porte du réservoir	en place, verrouil-
	Aileron Commandes	lée.
	Volets Articulation) a)
	Débattements	s) verifies
	jeux	
6	Fuselage arrière droit	
$\overline{}$	Prise statique	propre non obstruée
(7)	Empennages	propre non observee
	Plan fixe et dérive	vérifiés
	Gouverne de profondeur	Articulations)
	de direction	débattements)vérifiés
		jeux
	Tab commandé	au neutre
(8)	Fuselage arrière gauche	
	Prise statique	propre, non obstruée
		`

Page : 4.06

Edition: 1 05.1972

4.3.2 - Vérification intérieure de la cabine blocage vérifié puis Verrière fermée, verrouillée. Frein de parc serré Ceintures attachées libres 3 axes, sans jeux Commandes ni frottements excessifs. essavé au neutre Tab Volets rentrés. 4.4 - Démarrage du moteur

4.4 - Démarrage du moteur

Excitation alternateur arrêt
Sélecteur des magnétos sur Off
Pompe de gavage arrêt
Réchauffage du carbu-

sur froid

4.4.1 - Procédure normale
Mélange
Contact général
Jaugeurs
Robinet d'essence
Pompe de gavage
Injection
Manette des gaz

rateur

Abords

plein riche marche vérifiés ouvert marche 2 à 3 manoeuvres poussée de 2 cm

Démarreur Sélecteur magnétos dégagés marche (30 sec.maxi) sur 1+2 après démarrage

Pression d'huile

montée lente

4.4.2 - <u>Procédure moteur chaud</u> Même procédure qu'en 4.4.1 mais sans injection.

4.4.3 - Procédure par temps froid

Même procédure qu'en 4.4.1 mais, après le démarrage, en soutenant le régime par injections successives jusqu'à 900 à 1000 tr/mn.
Si le moteur est brassé à la main, bien véri-

Si le moteur est brassé à la main, bien vérifier :

- que les cales sont en place
- que les contacts magnétos sont coupés (sur off).

Edition: 10 10.1976

Page: 4.07

ATTENTION POUR NE PAS ENDOMMAGER LA BATTERIE NE PAS UTILISER LE DEMARREUR PENDANT PLUS DE 30 SE-CONDES. ATTENDRE AU MOINS UNE MINUTE AVANT DE PROCEDER A UN NOUVEAU DEMARRAGE.

NE JAMAIS RELANCER LE DEMARREUR TANT QUE L'HELICE

N'EST PAS COMPLETEMENT ARRETEE.

NOTA: DES QUE LE MOTEUR TOURNE, VERIFIER LA PRES-SION D'HUILE. SI CELLE-CI EST NULLE APRES 15 A 20 SECONDES COUPER ET EN RECHERCHER LA CAUSE.

4.4.4 - Démarrage manqué

Le défaut de démarrage peut provenir d'un excès d'essence par injection répétées donnant des fumées noires et retours de flammes.

Procéder comme suit :

Commande de mélange étouffoir
Gaz ouvert
Démarreur sur marche pendant quelques

secondes.

entre 800 et

Edition: 1 05.1972

Reprendre ensuite la procédure normale sans injection

4.5 - Après mise en marche du moteur Régime

Excitation alternateur marche
Pompe de gavage arrêt
Robinet d'essence essayé sur les
2 réservoirs

Indicateur de virage marche
Ampèremètre plage verte

4.6 - Roulage

Frein de parc

Commande de profondeur

Rouler lentement en utilisant la gouverne de direction pour se diriger. Si son efficacité est insuffisante, s'aider des freins par impulsions successives car une action prolongée ralentirait l'avion.

NOTA : Dans le cas où une roue s'enfonce dans un creux du terrain, éviter de freiner en même temps.

Page : 4.08

4.7 - Point de manoeuvre

4.7.1 - Point fixe
Frein de parc
Manche
Pression d'essence
Pression d'huile
Température d'huile
Mélange
Réchauffage du carburateur

Sélection des magnétos

N = 1700 tr/mn

serré
secteur arrière
plage verte
plage verte
plage verte
plein riche

sur froid perte 100 tr/mm Maxi.Différence entre magnétos 50 tr/mm

NOTA:

Par température inférieure à 0°C, il est recommandé de maintenir la température d'air carburé vers 15°C au cours de la sélection des magnétos pour éviter des chutes anormales de régime. (thermomètre en option).

4.7.2 - Avant le décollage

Ceintures
Verrière
Commandes
Tabs
Volets
Sélecteur des magnétos
Réchauffage du carburateur

vérifiées fermée, verrouillée libres au neutre rentrés sur 1+2

sur froid.

Edition: 7 03.1975

Page : 4.09

Mélange plein riche
Robinet d'essence ouvert
Pompe de gavage marche
Pression d'essence plage verte
Pression d'huile plage verte
Température d'huile plage verte
Altimètre réglé

4.8 - <u>Décollage</u>

Frein de parc desserré
Aligner l'avion
Plein gaz progressivement N=2650 tr/mn + 50
Eviter de freiner pendant le roulage
Soulager la roue avant 60 km/h
Décoller franchement VI = 95 km/h
Freiner
Montée à 300 ft VI = 120 km/h env.

arrêt, pression

correcte

4.9 - Montée

Pompe de gavage

- 4.9.1 Montée normale becs à fente rentrés
 Accélérer jusqu'à fermeture des fentes.
 Prendre la vitesse optimale de montée.
 VOM = 135 km/h.
 Conserver pleine admission et le régime maxi
 2750 tr/mn.
 Surveiller les températures.
- 4.9.2 -Montée à pente maximale becs à fente sortis

 La meilleure pente de trajectoire est obtenue à VI = 95 100 km/h.

NOTA :Ce type de montée ne doit être utilisé qu'exceptionnellement car le refroidissement du moteur est moins bien assuré.

4.10- Croisière

Se reporter à la section 5 pour les régimes à afficher et les performances en croisière.

<u>Utilisation du carburant</u>

Garder 1/4 de la capacité jaugée dans un réservoir avant d'épuiser le second. Revenir alors sur le premier réservoir (1/4 au jaugeur correspond à 12 litres soit environ 30mm. de vol en croisière.

NOTA : Avant tout changement de réservoir, mettre en marche la pompe de gavage.

Utilisation de la commande de mélange
Le réglage de la richesse jouant un rôle prépondérant dans le fonctionnement du moteur doit
être effectué soigneusement. Maintenir la commande de mélange en position plein riche pour
les puissances:

- Décollage

tré au-dessus de 5000 ft.

- PMC
- Montée et croisière supérieure à 75%

Cependant pour décoller sur terrain à haute altitude et durant les montées prolongées un mélange trop riche peut entraîner un mauvais fonctionnement du moteur ou une baisse de puissance. Dans de telles conditions ajuster la commande de mélange pour obtenir un cycle moteur régulier et non pour la recherche de l'économie Le mauvais fonctionnement du moteur dû à un mélange trop riche sera plus probablement rencon-

TOUJOURS ENRICHIR LE MELANGE AVANT UNE AUGMEN-TATION DE PUISSANCE.

Edition: 1 05.1972

Page : 4.11

Pour appauvrir le mélange, tirer progressivement la commande de mélange jusqu'à observer une légère augmentation de régime, suivie d'une diminution: Repousser alors légèrement la commande pour régler au régime optimum.

NOTA: Prendre soin de ne pas appauvrir excessivement le mélange, ce qui causerait des détonations et une surchauffe du moteur.

4.11 - Descente

4.11.1 Descente rapide

Puissance à la demande pour obtenir la pente désirée.

Tous les 1500 ft, effectuer une remise de gaz lente pour éviter un trop grand refroidissement du moteur et décrasser les bougies.

4.11.2 - Approche

Commande de mélange plein riche
Pompe de gavage marche
Robinet d'essence sur le réservoir
le plus plein
Volets sortis à la demande

VI maxi : 140km/h Réchauffage du carburateur réglé Dernier virage VI = 120 km/h

Finale

- Volets rentrés VI = 110 km/h- Volets sortis à 30° VI = 105 km/h

4.12 - Atterrissage

4.12.1 - Atterrissage normal

Arrondir au maximum (les becs s'ouvrent automatiquement).

Impact VI=85/90km/h env.

Conserver la profondeur vers l'arrière jusqu'à la retombée de la roue avant entre 55 et 65km/h suivant le centrage.

Freiner éventuellement.

4.12.2 - Remise de gaz

Manette des gaz à fond
Réchauffage du carburateur plein froid
Prendre VI = 110 km/h

Page : 4.12

Edition: 1 05.1972

Rentrer lentement les volets en prenant la pente de montée normale à VI = 135 km/h.

4.13 - Après l'atterrissage

Pompe de gavage Volets Tab Réchauffage du carburateur

arrêt rentrés au neutre

plein froid

4.14 - Arrêt

Freins de parc Equipements électriques Essai de coupure des magnétos serrés coupés

Moteur réduit Commande de mélange au ralenti, coupé puis 1 + 2 N = 800/1000 tr/mn sur étouffoir

Après l'arrêt du moteur :

- Sélecteur des magnétos

- Excitation alternateur

- Contact général

- Robinet d'essence

sur Off arrêt

arrêt

fermé.

SECTION 5 PERFORMANCES

Les performances indiquées dans cette section résultent d'essais officiels effectués conformément à la norme AIR 2052.

Les mesures ont été effectuées par vent nul, sur piste sèche, en dur. Sur piste en herbe, les distances de roulage au décollage et à l'atterrissage seront majorées de :

7 % en gazon dur

10 % sur herbe courte

25 % sur herbe haute

+ de 25 % sur terrain mou, boue ou neige. Les résultats sont présentés en fonction de l'altitude (en pieds) et de la température à l'altitude considérée.

5.1 - Performances de décollage

Les performances de décollage sont données aux masses de 770 kg - 1695 lbs et 610 kg - 1345 lbs 5.1.1 - Décollage à la masse de 770 kg - 1695 lb Volets rentrés

Vitesse de décollage VI = 90 km/h - 49 kt - 56MPH

Longueur de roulement en mètres							
θ°C Zp ft°F	-20 -4	0 +32	+15 +59	+30 +86	+40 +104		
0 2000 4000 6000 8000	130 160 190 235 290	155 185 225 270 335	170 205 245 300 375	190, 225, 275 335	200 240 、 295 355		

Edition: 1

Page : 5.01

Vitesse de montée VI=110km/h-59kt-68MPH

Distance de franchissement de l'obstacle de 15 m (en mètres)						
θ°C Zp ft °F	-20 -4	0 +3·2	+15 +59	+30 +86	+40 +104	
0 2000 4000 6000 8000	315 385 490 645 9 3 5	360 450 575 775 1225	400 500 650 925 1540	445 560 740 1070	475 600 810 1200 -	

5.1.2 - Décollage à la masse de 610kg - 1345 lb Volets rentrés Vitesse de décollage VI=75km/h-40kt-47MPH

Longueur de roulement en mètres							
θ°C	-20	0	+15	+30	+40		
Zp ft °F	-4	+32	+59	+86	+104		
0	85	100	110	120	130		
2000	105	120	130	145	155		
4000	125	145	160	175	190		
6000	150	175	195	215	230		
8000	190	220	240	265	285		

Vitesse de montée VI=90km/h-49kt-56MPH

Distance de franchissement de l'obstacle de 15 m (en mètres)						
θ°C	-20	0	+15	+30	+40	
Zp ft °F	-4	+32	+59	+86	+104	
0	225	255	280	305	325	
2000	270	310	335	370	395	
4000	330	375	415	460	490	
6000	405	470	525	5 8 5	630	
8000	525	620	700	785	865	

Page: 5.02 Edition: 1 05.1972

5.2 - Performances d'atterrissage

Les performances d'atterrissage sont données aux masses de 770 kg - 1695 lb et 610 kg 1345 lb

5.2.1 - Atterrissage à la masse de 770 kg 1695 lb Volets sortis à 30° Vitesse d'approche VI=100km/h-55kt-64MPH

Distance d'atterrissage du passage de l'obstacle de 15 m à l'arrêt (en mètres)

θ°C Zp ft °F	-20 -4	0 +32	+15 +59	+30 +86	+40 +104
0	250	265	275	285	290
2000	265	280	290	300	3 05
4000	280	295	305	31 5	325
6000	295	310	325	335	340
8000	310	330	340	-	-

Longueur de roulement (en mètres)							
θ°C Zp ft°F	-20 -4	0 +32	+15 +59	+30 +86	+40 +104		
0 2000 4000 6000 8000	100 110 115 125 135	110 115 125 135 145	115 125 135 145 155	120 130 140 150	125 135 145 155		

Edition: 1 05.1972

Page : 5.03

5.2.2 - Atterrissage à la masse de 610 kg - 13451b Volets sortis à 30° Vitesse d'approche VI = 100 km/h - 55 kt-64 MPH

Distance d'atterrissage du passage de l'obstacle de 15 m à l'arrêt (en mètres)

Zp Tt ⁴F	-20 -4	0 +32	+15 +59	+30 +86	+40 +104
0	210	220	230	240	245
2000	220	235	240	250	255
4000	235	245	255	265	270
6000	245	260	270	280	285
8000	260	275	285	295	305

Longueur de roulement (en mètres)						
θ°C	-20	0	+15	+30	+40	
Δp ft °F	-4	+32	+59	+86	+104	
0	85	90	95	100	105	
2000	90	95	100	105	110	
4000	95	105	110	115	120	
6000	105	110	120	125	130	
8000	110	120	130	135	140	

Page : 5.04

Edition: 1 05.1972

5.3 - Vitesses ascensionnelles with meh.

5.3.1 - A la masse de 770 kg - 1695 lb Volets rentrés Vitesse de montée : VI = 135 km/h -73 kt - 84 MPH.

θ°C	-20	0	+15	+30	+40
Zp ft °F	-4	+32	+59	+86	+104
0 2000 4000 6000 8000	3,25 2,55 2,00 1,50 1,05	3,00 2,30 1,75 1,15 0,75	2,75 2,10 1,55 1,05 0,60	2,55 1,85 1,35 0,85	2,40 1,75 1,20 0,75

5.3.2 - A la masse de 610 kg - 1345 lb

Volets rentrés Vitesse de montée : VI = 125 km/h

68 kt - 78 MPH

θ°C	-20	0	+15	+30	+40
Zp ft °F	-4	+32	+59	+86	+104
0	4,90	4,55	4,30	4,05	3,90
2000	4,25	3,90	3,70	3,45	3,30
4000	3,60	3,30	3,10	2,85	2,70
6000	3,00	2,70	2,50	2,25	2,15
8000	2,35	2,05	1,85	1,70	1,55

NB 1 m/s = 200 pm aute

Edition: 2 02.1973

Page : 5.05

SOCATA Manuel de vol Ms.880 b

5.4 - <u>Performances en palier</u> A la masse de 770 kg - 1695 lb

5.4.1 - Performances avec capacité carburant 96 L.

I	PUISSANC	E 75 %		75 HP			
Zp f t	N tr/mn	PA m.bar	VI Km/h	/1 / / Sonot Maconon.			
0 2000 4000 6000	2550 2610 2680 2740	825 805 785 760	166 164 161 158	166 169 171 173	22,5 23 23,5 24	4.15 4.10 4.05 4	700 700 700 690

PUISSANCE 70 %				70 HP			
0	2490	795	160	160	21,5	4.27	710
2000	2540	775	158	162	21,5	4.27	720
4000	2600	755	155	164	22	4.27	715
6000	2670	735	152	166	22,5	4.15	705
8000	2740	715	149	168	23	4.10	700

]	PUISSANO	DE 65 %			65 HP		
0	2430	765	154	154	20,5	4.40	720
2000	2470	750	151	155	20,5	4.40	725,
4000	2520	730	148	157	21	4.33	715
6000	2580	710	145	158	21	4.33	720
8000	2660	695	141	159	21,5	4.27	710

Page : 5.06

Edition : 2 - 02.1973

5.4.2 - Performances avec capacité carburant 170L

	TCTTOTI	iances	avec c	apacic	e carbu	Laire 17	OL	
PUISSANCE 75 % 75 HP								
Zp	N	PA	VI	VP	Cons	Auton	omie	
ft	tr/mn	m.bar	km/h	km/h	1/h	h.mn	km	
0	2550	825	166	166	22,5	7.33	1250	
2000	2610	805	164	169	23	7.23	1245	
4000	2680	785	161	171	23,5	7.14	1230	
6000	2740	760	158	173	24	7.05	1220	
PUISSANCE 70 % 70 HP								
0	2490	795	160	160	21,5	7.54	1260	
2000	2540	775	158	168	21,5	7.54	1275	
4000	2600	755	155	164	22	7.43	1265	
6000	2670	735	1 5 2	166	22,5	7.33	1250	
8000	2740	715	149	168	23	7.24	1240	
PUISSANCE 65 % 65 HP								
0	2430	765	154	154	20,5	8.18	1270	
2000	2470	750	151	155	20,5	8.18	1280	
4000	2520	730	148	157	21	8.06	1270	
6000	2580	710	145	158	21	8.06	1280	

159

141

21,5

7.54

1255

8000

2660

695

NOTA 1

 VP = Vitesse par rapport au sol par vent nul
 VC = Vitesse indiquée (VI) corrigée de l'erreur anémométrique

NOTA 2

Les autonomies et les distances franchissables indiquées dans le tableau précédent correspondent à l'utilisation complète du carburant à l'altitude indiquée sans tenir compte du décollage, de la montée, etc...

5.5 - Etalonnage anémométrique Compte tenu de l'erreur instrumentale

VI ≃ VC

Vitesses de décrochages à la masse de 770 kg. Moteur réduit (km/h)							
	Inclinaison latérale						
Volets	O°	30°	45°				
0°	85	92	101				
30°	75	81	89				

Vent de travers démontré

Composante maximale à 90°: 20 kt.

SECTION 6 MANOEUVRES ET UTILISATIONS PARTICULIERES

6.1 - Décrochages

ATTENTION

NE PAS RECHERCHER LE DECROCHAGE A PROXI-MITE DU SOL.

Les décrochages, moteur réduit, sont limités par la butée du manche, l'avion s'enfonçant à plat.

Les décrochages avec moteur sont caractérisés par une assiette longitudinale importante. Aux centrages arrières, une instabilité transversale (engagement d'une aile sur l'autre) peut se manifester au voisinage immédiat de la butée du manche. L'avertissement aérodynamique est faible, moteur réduit, mais plus marqué avec de la puissance. La reprise du contrôle est immédiate en rendant la main et la perte d'altitude, peu importante dans tous les cas, est minimale si l'on remet les gaz aussitôt.

Vitesses de décrochages à la masse de 770 kg. Moteur réduit (km/h)							
Inclinaison latérale							
Volets	0°	30°	45°				
0°	85	92	101				
30°	75	81	89				

N.B: Les valeurs obtenues avec puissance sont inférieures d'environ 10 km/h à celles du tableau ci-dessus.

Edition: 6 09.1974

Page : 6.01

6.2 - Utilisation par vent de travers Composante maximale : 20 kt à 90°

6.2.1 - Décollage

Commande d'aileron du côté du vent.Maintenir l'axe à l'aide de la direction.Garder la roue avant au sol jusqu'à VI = 100 km/h. Décoller franchement pour ne pas retoucher le sol avec de la dérive.

6.2.2 - Atterrissage

Volets au braquage minimal possible en fonction du terrain. Faire une approche en crabe ou aile basse dans le vent. Arrondir en mettant l'avion dans l'axe avant l'impact. Au sol, poser la roue avant, garder l'axe à l'aide du palonnier puis des freins. Rouler en braquant le manche du côté du vent.

Par température extérieure au sol inférieure à 0°C le démarrage étant rendu plus difficile par une mauvaise vaporisation de l'essence, il convient, après démarrage, de soutenir le moteur par des injections successives, jusqu'à ce qu'il atteigne un régime de 900 à 1000 tr/mn (voir qualité des huile moteur en 1.1.5)

6.5 - Utilisation sur terrains courts

6.5.1 - Décollage

Mettre plein gaz progressivement sur freins

Sortir les volets au début du roulement.

Dès que l'avion quitte le sol, prendre

VI : 115 km/h, puis rentrer progressivement
les volets en prenant la vitesse de montée.

6.5.2 - Atterrissage

Effectuer une approche plate au moteur

VI : 90 km/h - Volets sortis à 30°.

Juste avant l'impact, réduire les gaz à fond et arrondir au maximum. Tenir la roue avant aussi haute que possible.

N'utiliser les freins que lorsque la roue

6.6 - <u>Décollage après un atterrissage forcé en campagne</u>

avant est retombée.

Pour redécoller après atterrissage en campagne (voir Paragraphe 3.5) le pilote peut être seul à bord et avec une autonomie de vol réduite.

Avec 1H30' de carburant le MS.880B aura une masse d'environ 585 kg.La procédure de décollage est alors la suivante :

- Mettre plein gaz sur freins
- Sortir les volets après le début du roulement.
- Décoller franchement à VI = 73 km/h
- Prendre VI = 77 km/h pour rentrer les volets.
- Adopter la vitesse de montée VI = 95/100 km/h.

Page : 6.03

Edition: 6 09.1974

6.7 - Vol verrière ouverte

Il est possible de voler normalement avec la verrière entrebâillée de 3,5 cm environ. En cas d'urgence ou pour des utilisations particulières, il est possible de l'ouvrir davantage mais dans ce cas, elle n'est plus maintenue à l'arrière que par un seul point à la partie supérieure.

Ne pas dépasser 150 km/h pour une ouverture allant jusqu'à 0,50m. Ne dépasser en aucun cas 130 km/h verrière ouverte de plus de 0,50 m.

NOTA : Ne pas oublier de bloquer la verrière même en position ouverte.