

19, rue de l'Aviation 21121 DAROIS FRANCE ①: (33) 03 80 35 60 62 Fax: (33) 03 80 35 60 63

Exploitation REF: N EX NO 01 02

MANUEL D'UTILISATION DU MCR ULC

Edition de base:

Pages	Date	Rédigé par	Visa	Vérifié par	Visa
34	12/04/01	C. BELIN		N. BOUCHOUT	

Mise à jour:

14-15	10/10/02	N. BOUCHOUT	C. BELIN
+10, 15	02/12/02	N. BOUCHOUT	C. BELIN
15, 16	19/02/03	N. BOUCHOUT	C. BELIN
41	30/06/03	C BELIN	N BOUCHOUT
+11 ; 15 ; 17 ; 18 ; 29- 31	23/07/03	N. BOUCHOUT	C. BELIN
19	15/01/04	N. BOUCHOUT	C. BELIN
38	20/04/04	N. BOUCHOUT	C. BELIN
14 ;19 ; -(39- 44)	03/09/04	N. BOUCHOUT	C. BELIN
17	20/09/04	N. BOUCHOUT	C. BELIN
38	11/01/05	N. MAHUET	C. BELIN
17,18	21/02/05	R.CHAPELIER	C.BELIN
21, 22, 36, 38, 40	16/10/07	L. LAGARDE	C. BELIN
5,6,9,10,11, 15, 19, 20, 21, 25, 26, 29, 30, 31, 33, 34	22/04/13	B.DOU	N.MAHUET

Date: 22/04/13

Table des matières

1.	G	ENERALITES	5
	1.1.	Introduction	5
	1.2.	BASE DE CERTIFICATION	5
	1.3.	Donnees descriptives	6
	1.4.	DEBATTEMENT DES GOUVERNES	6
	1.5.	PLAN TROIS VUES	7
2.	Lı	MITATIONS	9
	2.1.	Introduction	9
	2.2.	VITESSE-AIR	9
	2.3.	REPERES DES INDICATEURS DE VITESSE-AIR	9
	2.4.	INSTALLATIONS MOTRICES	10
	2.5.	REPERES DES INSTRUMENTS DE L'INSTALLATION MOTRICE	13
	2.6.	Masses	13
	2.7.	CENTRAGE	14
	2.8.	MANOEUVRES APPROUVEES	14
	2.9.	FACTEURS DE CHARGE DE MANOEUVRE	14
	2.10.	EQUIPAGE DE VOL	14
	2.11.	TYPES DE FONCTIONNEMENT	14
	2.12.	CARBURANT	15
	2.13.	NOMBRE MAXIMUM DE SIEGES	15
	2.14.	Pression des pneus	15
	2.15.	LIMITATION MASSE DU TABLEAU DE BORD.	15
	2.16.	Vol solo.	15
	2.17.	VOLETS: UTILISATION DU CRAN DE PRECAUTION	15
3.	P	ROCEDURES D'URGENCES	17
	3.1.	Introduction	17
	3.2.	PANNE MOTEUR (GIVRAGE DU CARBURANT)	17
	3.3.	DEMARRAGE EN L'AIR	18
	3.4.	FUMEE ET FEU	18
	3.5.	VOL PLANE	19
	3.6.	ATTERRISSAGE D'URGENCE	19
	3.7.	RECUPERATION D'UNE VRILLE NON INTENTIONNELLE	20
	3.8.	AUTRES URGENCES	20

4.		PROCEDURES NORMALES	22
	4.1.	Introduction	22
	4.2.	HAUBANAGE ET DES HAUBANAGE	22
	4.3.	Inspection journaliere	22
	4.4.	INSPECTION AVANT VOL	24
	4.5.	PROCEDURES NORMALES ET LISTE DE CONTROLE	24
5.	ı	PERFORMANCES	28
	5.1.	INTRODUCTION	28
	5.2.	Donnees approuvees	28
6.	ı	MASSE ET EQUILIBRAGE	30
	6.1.	INTRODUCTION	30
	6.2.	ENREGISTREMENT DE MASSE ET EQUILIBRAGE ET GAMME DE CHARGE UTILE PERMISE	30
7.	ı	MISE EN OEUVRE, SERVICE ET ENTRETIEN DE L'AVION	32
	7.1.	Introduction	32
	7.2.	PERIODES D'INSPECTION DE L'AVION	32
	7.3.	MODIFICATIONS OU REPARATIONS DE L'AVION	32
	7.4.	Parcage	33
	7.5.	NETTOYAGE ET SOINS	33
	7.6.	DEMONTAGE - REMONTAGE	33
8.	;	SUPPLEMENTS	34
	8.1.	Introduction	34
	8.2.	LISTE DES EQUIPEMENTS MINIMAUX	34
	8.3.	LISTE DES SUPPLEMENTS INSERES	34
	8.4.	SUPPLEMENTS INSERES	34

Dyn'Aéro 10 rue de l'Aviation	21121 DAROIS	(1) (33) N3 8N 35 6N 62	Fav. (33) 03 80 35 60 63

22/04/2013

Page laissée intentionnellement blanche

1. GENERALITES

1.1. <u>Introduction</u>

Ce manuel d'utilisation de l'avion a été préparé pour fournir aux pilotes et aux instructeurs des informations pour l'utilisation sans danger et efficace de cet avion très léger.

Ce manuel comprend les textes qui doivent être fournis impérativement au pilote du *MCR ULC*. Il contient également des données supplémentaires fournies par le constructeur avion.

Un emplacement sur le plancher du coffre à bagage doit être réservé pour ranger ce manuel.

1.2. Base de certification

Ce type d'aéronef a été approuvé par le ministère chargé de l'aviation civile conformément à la réglementation en vigueur sur les aéronefs Ultra Légers Motorisés.

Catégorie de Navigabilité : ULM MULTIAXE.

1.3. **DONNEES DESCRIPTIVES**

Aile cantilever basse

Structure et revêtement voilure carbone et gouverne en alliage léger.

Envergure	8.66	m
Surface alaire	8.31	m²
Allongement	9.02	
Largeur cabine	1.12	m
Réservoir de carburant	80	I
Longueur hors tout	5.53	m
Hauteur au sol	1.53	m

1.4. DEBATTEMENT DES GOUVERNES

Ailerons - 20° (±1) bord de fuite vers le haut

+10° (±1) bord de fuite vers le bas

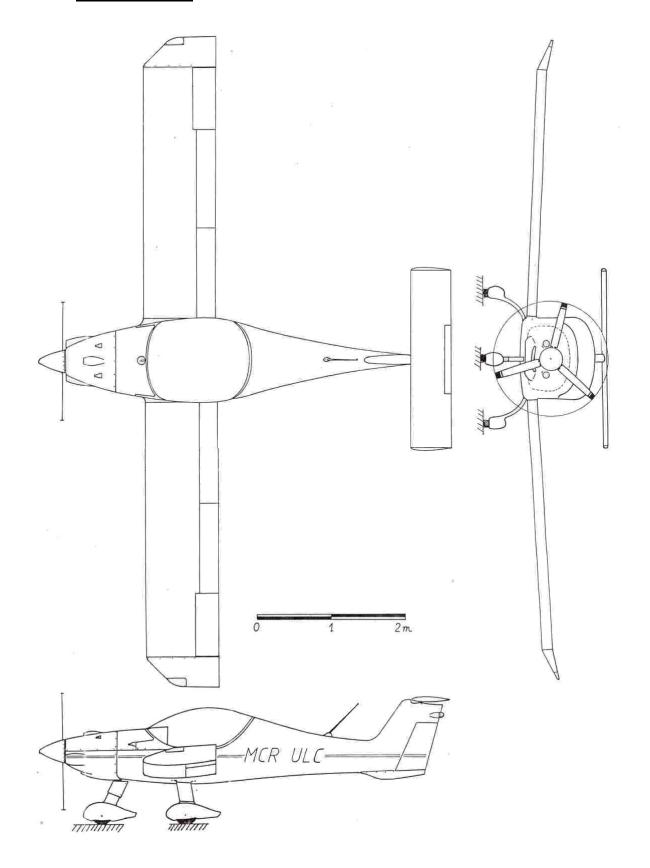
Volets 0-45° (+0-1)

Direction 20° (-0+5) dans les deux sens (gauche et droite)

Profondeur -13° (+0-2) bord de fuite vers le haut

+3.5° (-0+1) bord de fuite vers le bas

1.5. PLAN TROIS VUES



Dyn'Δéro 10 rue de l'Aviation	21121 DAROIS	① (33) 03 80 35 60 62	Fav. (33) 03 80 35 60 63

22/04/2013

Page laissée intentionnellement blanche

2. LIMITATIONS

2.1. Introduction

Cette section inclut les limitations de fonctionnement, les repères d'instruments et les plaquettes indicatrices de base nécessaires pour l'utilisation sans danger de l'avion, de son moteur, de ses systèmes standards et de ses équipements standards.

2.2. VITESSE-AIR

Les limitations de la vitesse-air et leur signification opérationnelle sont indiquées cidessous.

	Vitesse	(IAS)	Remarques
VNE	Vitesse à ne jamais dépasser	270 km/h	Ne dépasser cette vitesse dans aucune
		146 kts	utilisation,
VNO	Vitesse maximale de croisière	210 km/h	Ne pas dépasser cette vitesse, sauf en air calme
	structural	113 kts	et avec précaution,
VA	Vitesse de manœuvre	172 km/h	Ne pas effectuer de mouvements complets ou
		93 kts	brusques des commandes au-dessus de cette
			vitesse, parce que, dans certaines conditions,
			l'aéronef peut être soumis à des efforts exagérés
			par un mouvement complet des commandes,
VFE ₁	Vitesse maximale avec volet déployés	123 km/h	Ne pas dépasser ces vitesses avec les volets
	à 45°	67 kts	sortis à plus de 30°
VFE_2	Vitesse maximale avec volet déployés	140 km/h	Ne pas dépasser ces vitesses avec les volets
	à 17° et 30°		sortis jusqu'à 30°

2.3. REPERES DES INDICATEURS DE VITESSE-AIR

Les repères de l'indicateur de vitesse-air et la signification de leur code de couleurs sont indiqués ci-dessous.

Repère	Valeur ou gammes (IAS)	Signification
Arc blanc	(63 / 140 km/h) (34 / 76 kts)	Gamme de fonctionnement avec volet positif,
Arc vert	(86 / 210 km/h) (46 / 113 kts)	Gamme de fonctionnement normal,
Arc jaune	(210 / 270 km/h) (113 / 146 kts)	Les manœuvres doivent être effectuées avec précaution et seulement en air calme,
Ligne rouge	(270 km/h) (146 kts)	Vitesse maximale pour tous les fonctionnements,

2.4. <u>INSTALLATIONS MOTRICES</u>

Moteurs	Rotax 912 UL/A/F	Rotax 912 ULS/S
Max Power :	 Take off: 80HP (59,7kw)/5800 RPM (< 5 mins) Continuous: 77,8 HP (58 kw)/5500 RPM 	 Take off: 98,6HP (73,5kw)/5800 RPM (< 5 mins) Continuous: 92,5 HP (69 kw)/5500 RPM
Rapport de réduction :	2.27 / 1	2.43 / 1
T° Max. Culasse :	150°	135°
T° Huile	50° ~ 140°	50° ~ 130°
Pression Huile:	0.8 ~ 7 bar	0.8 ~ 7 bar
Pression Carburant:	0.15 ~ 0.40 bar	0.15 ~ 0.40 bar

Seules les configurations suivantes sont autorisées

Hélices		Rotax 912 UL/A/F	Rotax 912 ULS/S
	MTV-7-A/152-106 3 pales Ø 1520mm Pas variable	X	
	MTV-7-A/156-122 3 pales Ø 1560mm Pas variable		Х
	MTV-6-A/152-106 3 pales Ø 1520mm Pas variable	X	
MT Propeller :	MTV-6-A/156-122 3 pales Ø 1560mm Pas variable		X
	MTV-21-A/156-122 2 pales Ø 1560mm Pas variable	X	X
	MTV-21-A/170-125 2 pales Ø 1700mm Pas variable		Х
	MT-156-R-220-2A 2 pales Ø 1560mm Pas fixe		Х

H	élices	Rotax 912 UL/A/F	Rotax 912 ULS/S
MT Propeller	MT-156-R-220-2M 2 pales Ø 1560mm Pas fixe		X
EVRA	156-178-106 2 pales Ø 1560mm Pas fixe	X	
	MKIHE10 3 pales Ø 1560mm Pas réglable au sol		X
AUPA	MKIHE11 2 pales Ø 1560mm Pas réglable au sol	X	X
DYN'AERO	MKIHE12 2 pales Ø 1560mm Pas variable	X	X
	MKIHE13 3 pales Ø 1560mm Pas variable		X
Arplast	ECOprop DL158/3 3 pales Ø 1580mm Pas fixe		X
Aipiast	PV50 DL158/3 3 pales Ø 1580mm Pas variable		X

Dyn'Aéro 19, rue de l'Aviation 21121 DAROIS ① (33) 03 80 35 60 62 Fax: (33) 03 80 35 60 63	22/04/2013
Page laissée intentionnellement blanche	

REPERES DES INSTRUMENTS DE L'INSTALLATION MOTRICE

2.4.1. Moteur Rotax 912 UL

Instrument	Unités	Ligne rouge Limite Minimale	Arc orange Gamme d'Attention	Arc vert Fonctionnement Normal	Arc jaune Gamme d'Attention	Ligne rouge Limite Maximale
Tachymètre	Tr/Min	1400	1400 à 3500	3500 à 5500	5500 à 5800	5800
Température d'huile	°C	50	50 à 90	90 à 110	110 à 140	140
	°F	122	122 à 194	194 à 230	230 à 284	284
Température culasse	°C	60	60 à 80	80 à 110	110 à 150	150
	°F	140	140 à 176	176 à 230	230 à 302	302
Pression de	Bar	0.15		0.15 à0.40		0.40
Carburant	PSI	2.2		2.2 à 5.8		5.8
Pression d'huile	Bar	0.8	0.8 à 2	2 à 5	5 à 7	7
Quantité de carburant	Litre	1				80

Note importante:

Ne jamais couper le contact général avant d'éteindre le moteur.

2.4.2. Moteur Rotax 912 ULS

Instrument	Unités	Ligne rouge Limite Minimale	Arc orange Gamme d'Attention	Arc vert Fonctionnement Normal	Arc orange Gamme d'Attention	Ligne rouge Limite Maximale
Tachymètre	Tr/Min	1400	1400 à 3500	3500 à 5500	5500 à 5800	5800
Température d'huile	°C	50	50 à 90	90 à 110	110 à 130	130
	°F	122	122 à 194	194 à 230	230 à 266	266
Température culasse	°C	60	60 à 80	80 à 110	110 à 135	135
	°F	140	140 à 176	176 à 230	230 à 275	275
Pression de	Bar	0.15		0.15 à0.40		0.40
carburant	PSI	2.2		2.2 à 5.8		5.8
Pression d'huile	Bar	0.8	0.8 à 2	2 à 5	5 à 7	7
Quantité de carburant	Litre	1				80

Note importante:

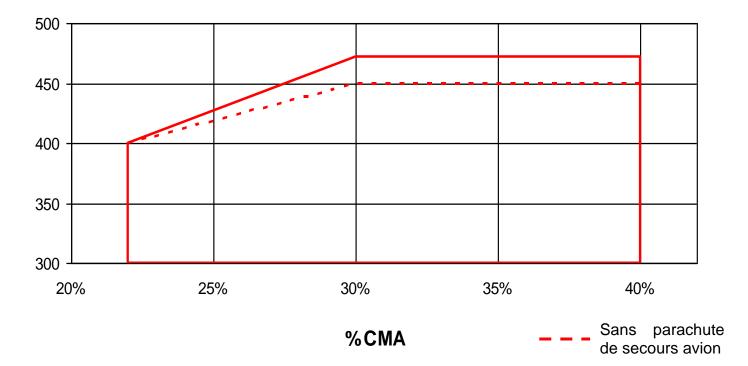
Ne jamais couper le contact général avant d'éteindre le moteur.

2.5. MASSES

	Sans parachute	Avec parachute
Masse maximale de décollage	450 kg	472,5 kg
Masse maximale à l'atterrissage	450 kg	472,5 kg

2.6. CENTRAGE

Gamme de centrage Donnée de référence 22 / 40% cma cma



cma =960 mm; référence de centrage 13.5 mm devant bord d'attaque aile gauche.

2.7. MANOEUVRES APPROUVEES

AUCUNE MANOEUVRE ACROBATIQUE N'EST AUTORISEE. VRILLES INTERDITES.

2.8. FACTEURS DE CHARGE DE MANOEUVRE

+4/-2g

2.9. EQUIPAGE DE VOL

L'équipage minimal est composé d'un pilote. Deux places maximum.

2.10. Types de fonctionnement

VFR de jour hors conditions givrantes.

2.11. CARBURANT

Carburant total:	80
Carburant utilisable:	79
Carburant inutilisable:	1

2.12. NOMBRE MAXIMUM DE SIEGES

Deux

2.13. Pression des pneus

	Ø	Pression
Train Av. :	260 mm (3.00-4)	2.5 bar
Train Principal :	280 mm (11 X 4.00-5)	2.5 bar

2.14. <u>LIMITATION MASSE DU TABLEAU DE BORD.</u>

La masse maxi du tableau de bord tout équipé et câblé est portée à 15 kg.

2.15. Vol solo.

Pour tout vol en solo, il est impératif de boucler le harnais autour du siège non utilisé.

2.16. VOLETS: UTILISATION DU CRAN DE PRECAUTION

L'utilisation du troisième cran de volet (45° - cran de « précaution ») est seulement autorisé en finale, pour les atterrissages courts (ou atterrissages en campagne) et uniquement lorsqu'aucune remise des gaz n'est prévue

Lorsque les volets sont totalement sortis (45°):

- En cas de remise des gaz : le pilote veillera à manipuler les gaz avec lenteur,
- ❖ Le dérapage et la glissade sont strictement interdits. En finale, l'avion doit être maintenu en ligne droite et sans attaque oblique.

Dyn'Aéro 19, rue de l'Aviation 21121 DAROIS ① (33) 03 80 35 60 62 Fax: (33) 03 80 35 60 63	22/04/2013
Page laissée intentionnellement blanche	
r age laissee intentionnement blanche	

3. Procedures d'urgences

3.1. <u>Introduction</u>

Cette section fournit une liste de contrôle et des procédures détaillées pour maîtriser les urgences qui peuvent se produire. Les urgences dues au mauvais fonctionnement des avions ou des moteurs sont extrêmement rares, si des inspections convenables avant le vol et un bon entretien sont pratiqués.

Cependant, si une urgence se produit, les directives de bases décrites dans cette section devraient être prises en considération et appliquées si nécessaire pour résoudre le problème.

3.2. PANNE MOTEUR

3.2.1. Panne moteur au décollage (roulage)

S'il reste suffisamment de piste :

- Réduire à fond les gaz. Freiner.

S'il ne reste pas suffisamment de piste :

- Réduire à fond les gaz
- Freiner énergiquement

-	Robinet esse	ence	fermé
-	Contacts ma	agnétos	coupés
-	Batterie		coupée

3.2.2. Panne moteur immédiatement après décollage

130 km/h		- Vitesse
fermé	ssence	- Robinet ess
coupés	magnétos	- Contacts m
à la demande	-	- Volets
coupée		- Batterie

Ne jamais tenter de faire demi-tour vers la piste.

3.3. DEMARRAGE EN L'AIR

3.3.1. Remise en route au démarreur

Si l'altitude est suffisante pour tenter une remise en route:

-	Vitesse	130 km/h
-	Robinet essence	ouvert
-	Pompe électrique	marche
-	Manette des gaz	1/2
-	Contacts magnétos	"BOTH"
-	Démarreur	actionné

Si le moteur ne démarre pas, préparer un atterrissage en campagne.

3.3.2. Remise en route en piqué

Si l'altitude est suffisante pour tenter une remise en route (perte d'altitude mini 1500 pieds) :

Mettre l'avion en piqué tel que

-	Robinet essence	ouvert
-	Pompe électrique	marche
-	Manette des gaz	1/2
-	Contacts magnétos	
_	Vitesse	>250 km/h

Si le moteur ne démarre pas, préparer un atterrissage en campagne.

3.4. FUMEE ET FEU

3.4.1. Feu au démarrage

Laisser tourner le moteur ou continuer au démarreur

-	Manette des gaz	plein gaz
-	Pompe électrique	coupée
-	Robinet essence	fermé
_		

Si le feu persiste :

-	Contacts magnétos	coupés
-	Batterie	coupée

EVACUER L'AVION

3.4.2. Feu moteur en vol

-	Robinet essence	fermé
-	Manette des gaz	plein gaz jusqu'à arrêt moteur
-	Pompe électrique	coupée
-	Chauffage cabine et ventilation	coupés
-	Vitesse	110 km/h
Prér	parer un atterrissage moteur en panne.	

Preparer un atterrissage moteur en panne.

3.4.3. Feu dans la cabine

Eteindre le foyer.

Pour éliminer les fumées, ouvrir à fond la ventilation.

En cas de feu d'origine électrique (odeur caractéristique d'isolants brûlés) :

- Réduire la ventilation
- Batteriecoupée

SE POSER RAPIDEMENT

3.5. **VOL PLANE**

Vitesse air recommandée	130 km/h
Volets	0°
Finesse	16

ATTERRISSAGE D'URGENCE 3.6.

3.6.1. Atterrissage de précaution en campagne moteur arrêté

Choisir un terrain approprié

130 km/h		Vitesse de finesse maximale	-
serrés		Ceintures et harnais	-
arrêt		Pompe électrique	-
		Manette des gaz	-
		Contacts magnétos	-
•		Robinet essence	-
coupée		Batterie	-
		Volets:	_
au neutre		En approche	
à la demande	volets à la	Piste / champ assuré	
/h (3 ^{ème} cran)	Vi = 85km/h (3	En courte finale	
,	•	En finale, déverrouiller la verrière	-

3.6.2. Atterrissage de précaution en campagne moteur en marche

	 Procéder comme un atterrissage normal
130 km/h	- V finesse max
	- En finale, déverrouiller la verrière
5 km/h (3 ^{ème} cran)	- En finale V
	Avant de toucher le sol :
coupés	- Contacts magnétos
fermé	- Robinet essence
coupée	- Batterie
	3.7. RECUPERATION D'UNE VRILLE NON INTENTIONNELLE
réduire	- Gaz
réduire	- Gaz - Volets
rentrés à fond contre	- Volets - Direction
rentrés à fond contre	- Volets

3.8. <u>AUTRES URGENCES</u>

3.8.1. <u>Vibrations et irrégularités de fonctionnement du moteur :</u> causes possibles

Impuretés dans l'essence......mettre la pompe électrique
 Allumage : contacts magnétos sur"L", puis sur "R", puis retour sur "BOTH"

Sélectionner la position procurant le meilleur fonctionnement du moteur et rejoindre le terrain le plus proche.

3.8.2. Panne d'alimentation d'huile

Si la pression baisse, surveiller la température d'huile

Si celle-ci s'élève anormalement (trait rouge), ne pas toucher à la manette des gaz, rejoindre l'aérodrome le plus proche, se préparer à un atterrissage en campagne.

3.8.3. Givrage

Eviter les zones de givrage en rebroussant chemin, changer d'altitude.

Mettre le chauffage à fond.

3.8.4. Panne de génération électrique

Si vous constatez que :

-	Voyant charge al	llumé
-	Indication de charge (voltmètre) en b	aisse

Alors:

Couper tous les équipements électriques non indispensables et rejoindre l'aérodrome le plus proche.

4. PROCEDURES NORMALES

4.1. Introduction

Cette section fournit une liste de contrôles et des procédures détaillées pour la conduite d'une utilisation normale. Des procédures normales associées aux systèmes optionnels peuvent être trouvées dans la section "Suppléments".

4.2. HAUBANAGE ET DES HAUBANAGE

Sans objet.

4.3. **INSPECTION JOURNALIERE**

1 CABINE

-	Sieges		regies, verrouilles
-	Attache harnais o	le sécurité	vérifiées
-	Elastiques (côté (gauche et côté droit)	en place
-	Courroie comma	nde de volets	en place, tendue
-	Axes principaux	de voilure	en place, goupillés
-	Axes de ferrures	avant	en place, serrés
-	Axes de ferrures	arrière	en place, serrés
-	Système de com	mande d'ailerons	en place, verrouillées
-	Système de com	mande de volets	en place, verrouillées
-	Tube pitot		raccordé
-	Commandes		libérées
-	Contacts magnét	os	coupés
-	Interrupteur batte	rie	marche
-	Quantité d'essen	ce	vérifiée
-	Réservoir		niveau vérifié
-	Bouchon de rése	rvoir	en place, verrouillé
-	Interrupteur batte	rie	coupé
-	Documents de bo	ord	présence vérifiée
-	Chargement : cer	ntrage, et position des baga	agesvérifiés
_	Propreté verrière		vérifiée

2 FUSELAGE, COTE GAUCHE

_	Prise statique gauchepropre, non obstruée
-	Fixation antennevérifiée
	Faire attention de ne pas se blesser avec les antennes
	3 EMPENNAGE
-	Etat de surfacevérifié
-	Directionarticulations et fixation des câbles vérifiées / absence de jeu
-	Profondeurarticulations et fixation des bielles vérifiées / absence de jeu
-	Axe de commandeen place, serré
-	Commande de tab-antitaben place
	4 FUSELAGE, COTE DROIT
-	Prise statique droite
-	Fixation antennevérifiée
	Faire attention de ne pas se blesser avec les antennes
	5 AILE DROITE
_	Etat et articulation volet, aileronvérifié
-	Etanchéité du raccord voilure - fuselagevérifié
-	Etanchéité du raccord carène de roue - pantalon de train principalvérifié
-	Etat saumon et (le cas échéant) feu de navigationvérifié
-	Train principal droit
	6 AUTOUR DU CAPOT MOTEUR
-	Fixation du capot-moteurvérifiée
-	Prises d'air propres, non obstruées
-	Cône d'hélicevisserie vérifiée et absence de jeu
-	Hélice propre, en bon état
-	Niveau d'huile vérifié*
-	Purges : Vérification d'absence d'eau et d'impuretés
-	Tuyau d'échappement
-	Mise à l'air libre du réservoir carburant (sous fuselage) propre et débouchée
	* Pour une bonne lecture du niveau d'huile, il est important de sortir et d'essuyer la jauge avant de la replonger pour effectuer la mesure.
	7 AILE GAUCHE
-	Train principal gauchefixation, frein et gonflage du pneu vérifiés
-	Pitot
-	Etat saumon et (le cas échéant) feu de navigationvérifié
-	Etat et articulation aileron, volet
-	Etanchéité du raccord voilure - fuselagevérifié
-	Etanchéité du raccord carène de roue - pantalon de train principalvérifié

4.4. INSPECTION AVANT VOL

Répéter l'inspection journalière

4.5. PROCEDURES NORMALES ET LISTE DE CONTROLE

4.5.1. <u>VERIFICATION A L'INTERIEUR CABINE AVANT MISE EN ROUTE</u>

	ROUTE	
-	Frein de parc	bloqué
_	Volets	
_	Sièges	
_	Palonniers	
_	Harnais de sécurité	
_	Commandes de vol	
_	Trim débattement	
	Verrière	
_	vernere	remiee non verroumee
	4.5.2. MISE EN ROUTE A FROID (ROT	AX)
_	Batterie	
_	Robinet essence fonctionnement vérifié / ouvert	
_	Quantité essence	notée
_	Pompe électrique	
_	Hélice	
_	Manette des gaz plein ralenti	pioni poni puo
_	Starter	tirá
_	Champs hélice	
	Contacts magnétos	
	Démarreur	
_	Demarieu	actionne a la demande
Dè	es que le moteur tourne :	
_	Pompe à essence de secours	arrôt
-	Starter	
-		•
-	Régime	1 800 ti/iiii
-	Pression d'huile dans secteur jaune en 10 sec	vá midi á a
-	Charge	
-	Verrière	verroulliee / verifiee
	4.5.3. MISE EN ROUTE A CHAUD	
	<u> </u>	_
-	Batterie	marche
-	Robinet essence ouvert	_
-	Pompe à essence de secours	
-	Quantité essence	
-	Hélice	plein petit pas
-	Manette des gaz réduit	
-	Contacts magnétos	
-	Champs hélice	
-	Démarreur	actionné

Puis procéder idem mise en route à froid

	4.5.4.	ROULAGE / MISE E	<u>N TEMPERATURE</u>
-	Frein de parc		débloqué
-	Freins		essayés
-	Régimes		2000 RPM (environ 2 mins)
		puis 2500 RPM ju	squ'à ce que les T° atteignent les minima
	4.5.5.	POINT FIXE	
_		·	bloqué
_			supérieur au mini
-			4000 RPM
-	Contacts magne	étos	"L", BOTH, "R", BOTH
		chute maxi 3	300tr/mn, écart maxi 100tr/mn, vérifiés
-	Hélice pas varia	able (si montée)	vérification régulation
	Note: Effectu	ier les régulations	s avec douceur sans
		dessous de 3500 RF	~/W < 1 600 tr/mn
-	Raieriii		< 1 600 tr/min
	4.5.6.	AVANT DECOLLAG	E
			= BOTH
-	Contacts magne		libres
_			vérifiés
-			supérieurs aux minis
-	•		vérifiée
-	Trim		réglé
-			vérifié
-			ouvert
-			vérifiée
-			marche
_			sortis à fond puis position décollage
-			vérifié
-	Hélice à pas va	riable (si montée)	plein petit pas
	4.5.7.	<u>DECOLLAGE</u>	
-	Régime mini ple		
			> 5 500 RPM vérifié
			00 à 4900 RPM selon modèle / réglage
-			100 km/h Vx : 120 km/h
-			VX : 120 km/h
_	-		coupée
-			vérifiés
-			éteint
-	Volets		Rentrés
-	Si hélice à pas		PA < 27
			Régime < 5500 RPM

4.5.8. MONTEE

Puissance maxi continue, afficher la vitesse de 165 km/h jusqu'à 4000 ft

4.5.9. <u>CROISIERE</u>

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

4.5.10.DESCENTE

-	Robinet essenceou Régime mini	
	4.5.11. <u>APPROCHE</u>	
-	Cabine (harnais) se Pompe électrique mar Volets en-dessous de 140 km/h 1 ^{er} c Panneau d'alarme vé Altimètre ro	rche cran rifié églé rrés
	Plant part	puo
	4.5.12. <u>FINALE</u>	
-	Volets/Vitesse	m/h
-	voir §	2.16
	Nota : par vent de travers fort et/ou turbulent, il est recommandé	
_	Nota: par vent de travers fort et/ou turbulent, il est recommandé garder le 1 ^{er} cran de volets et de majorer la vitesse. Voir §5.2.7. 4.5.13.REMISE DES GAZ	e de
-	Nota: par vent de travers fort et/ou turbulent, il est recommandé garder le 1 ^{er} cran de volets et de majorer la vitesse. Voir §5.2.7. 4.5.13.REMISE DES GAZ Vitesse Volets Volets	m/h cran
	Nota : par vent de travers fort et/ou turbulent, il est recommandé garder le 1 ^{er} cran de volets et de majorer la vitesse. Voir §5.2.7. 4.5.13.REMISE DES GAZ Vitesse ≥ 100 k Volets 1er c Vitesse de montée 120 k 4.5.14.APRES ATTERRISSAGE	m/h cran m/h trés
	Nota : par vent de travers fort et/ou turbulent, il est recommandé garder le 1 ^{er} cran de volets et de majorer la vitesse. Voir §5.2.7. 4.5.13.REMISE DES GAZ Vitesse Volets Vitesse de montée	m/h cran m/h trés
	Nota : par vent de travers fort et/ou turbulent, il est recommandé garder le 1 ^{er} cran de volets et de majorer la vitesse. Voir §5.2.7. 4.5.13.REMISE DES GAZ Vitesse ≥ 100 k Volets 1er c Vitesse de montée 120 k 4.5.14.APRES ATTERRISSAGE	m/h cran m/h trés

Dyn'Aéro 19, rue de l'Aviation 21121 DAROIS ① (33) 03 80 35 60 62 Fax: (33) 03 80 35 60 63	22/04/2013
Page laissée intentionnellement blanche	

5. Performances

5.1. INTRODUCTION

Cette section fournit des données approuvées par l'étalonnage de la vitesse-air, les vitesses des décrochages et les performances de décollage et des informations supplémentaires non approuvées.

5.2. DONNEES APPROUVEES

5.2.1. Etalonnage du système indicateur de vitesse-air

V = Vi + 2/-3 km/h

5.2.2. Vitesse de décrochage (km/h)

$$m = 450 \text{ kg}$$

	Volets	0 °	17 °	30 °	45 °
Inclinaison					
0 °		87	73	67	64
30 °		93	78	72	69
60 °		123	103	95	90

$$m = 400 \text{ kg}$$

	Volets	0 °	17 °	30 °	45 °
Inclinaison					
0 °		82	68	64	60
30 °		88	73	68	65
60 °		116	97	90	85

5.2.3. Performances de décollage

5.2.3.1.Taux de montée

A masse maxi = 450 kg = 1000 ft/mn = 5 m/s (Avec une hélice à pas fixe Evra et le Rotax 912 : 80 CV).

5.2.3.2. Moteur Rotax 912 ULS-FR et hélice à pas variable

Roulement = 100 m

Passage des 15 m = 215 m

5.2.3.3. Moteur Rotax 912 et hélice EVRA pas fixe

Roulement = 170 m

Passage des 15 m = 290 m

5.2.4. Distance d'atterrissage

270 m

5.2.5. Mesure de décollage

Les distances de décollage sont à majorer de:

20% sur une piste en herbe.

40% sur une piste détrempée (décollage uniquement)

Elles sont à minorer de:

10% par tranche de 10 kts de vent de face.

Elles peuvent êtres extrapolées pour des masses intermédiaires en ajoutant ou en retranchant 2.5% par écart de 10 kg.

5.2.6. Effet sur les performances et les caractéristiques de vol causées par la pluie ou l'accumulation d'insectes

Diminue les performances indiquées de 4%

5.2.7. Performances en vent de travers démontrées

20 kts

6. Masse et equilibrage

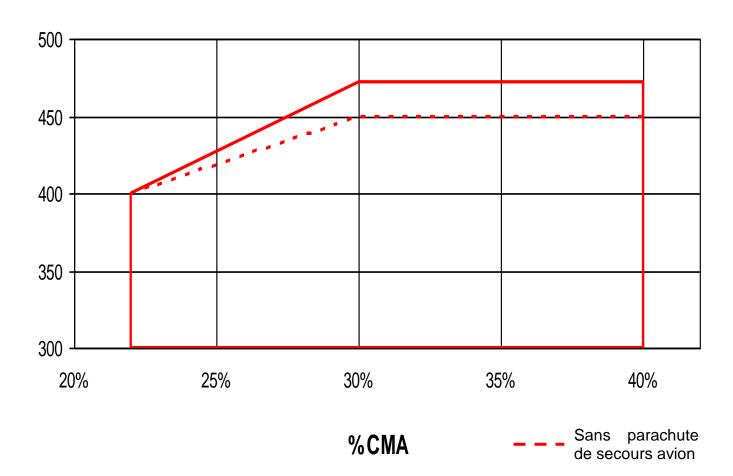
6.1. INTRODUCTION

Cette section contient les cas de charge utile dans lesquels l'avion peut être utilisé sans danger.

Des procédures pour le pesage de l'aéronef et la méthode de calcul pour établir la gamme de charges utiles permises et une liste détaillée de tous les équipements disponibles pour cet aéronef et les équipements installés pendant le pesage de l'aéronef sont contenus dans la notice MEXNOPP.

6.2. ENREGISTREMENT DE MASSE ET EQUILIBRAGE ET GAMME DE CHARGE UTILE PERMISE

6.2.1. Diagramme



cma = 960 mm; référence de centrage 13.5 mm devant bord d'attaque aile gauche.

6.2.2. Détermination du centrage

	Masse		Bras de levier		Moment
	kg		m		m.Kg
Masse a vide		Х		II	
Pilote		Х	0.700	=	
Copilote		Х	0.700	=	
Bagage		Х	1.150	=	
Essence avant		Х	0.020	=	

Masse totale	Somme of	les
	momen	ts

Note:

Le tableau ci-dessus présente des bras de levier moyens aux MCR. Il doit être complété par la masse à vide et le bras de levier de l'avion se rapportant à ce manuel de vol. Mettre à jour si possible les bras de levier réels des masses mobiles déterminés par pesée (voir procédure MEXNOPP).

Méthode de calcul

- Reporter les masses mobiles dans le tableau ci-dessus (cases ombrées).
- Calculer la masse totale.
- Multiplier les masses par leur bras de levier correspondant et reporter le résultat dans la colonne "moment".
- Calculer la somme des moments.
- Diviser la somme des moments par la masse totale. Le résultat donne la position en mètre du bras de levier de l'avion chargé à la masse totale M.
- Diviser par 0.96 et multiplier par 100 pour avoir le résultat en % CMA

Vérifier que le bras de levier ainsi calculé se trouve pour la masse totale M à l'intérieur du domaine de centrage défini par le graphique de la page précédente.

7. MISE EN OEUVRE, SERVICE ET ENTRETIEN DE

7.1. <u>Introduction</u>

Cette section contient les procédures recommandées par l'usine pour la manutention au sol et l'entretien courant convenable de l'avion. Elle identifie également certaines exigences d'inspection et d'entretien qui doivent être suivies, si l'avion doit conserver les performances et la fiabilité de l'avion neuf. Il est sage de suivre un planning de lubrification et d'entretien préventif basé sur les conditions climatiques et les conditions de vol rencontrées.

Il est important de suivre un cycle d'entretien rigoureux conformément aux prescriptions du constructeur.

Le constructeur doit être contacté par avis sur toutes modifications apportées sur l'avion changeant la définition initiale du kit.

7.2. PERIODES D'INSPECTION DE L'AVION

Voir le manuel de maitenance dernière version (MEXNO03)

SE CONFORMER AU MANUEL D'ENTRETIEN M EX NO 03 DERNIERE REVISION EN VIGUEUR

7.3. MODIFICATIONS OU REPARATIONS DE L'AVION

Il est essentiel que l'autorité responsable de la navigabilité et le constructeur soit contactée avant toute modification de l'avion pour s'assurer que la navigabilité de l'avion n'est pas remise en cause.

7.4. PARCAGE

Frein de parc serré, Verrière verrouillée, Bâche de protection verrière conseillée, Roues du train principal calées.

7.4.1. Conditions de parcage. :

Ne parquer l'avion à l'extérieur qu'occasionnellement (particulièrement en condition d'air salin).

Afin de préserver les instruments de bord lors de ces parcages en extérieur, protéger la cabine avec une housse verrière, surtout en cas de soleil. Penser aussi à boucher les prises statique et dynamique.

Après parcage à l'extérieur, inspecter entièrement l'avion à la recherche de toute trace de corrosion, et laver l'extérieur à l'eau douce en protégeant les prises statique et dynamique.

7.4.2. Amarrage

Fixation sur les jambes de train directement au sol Ou ancrage voilure au sol avec embase M6 si installé. NE PAS UTILISER LES POTENCES DE VOLETS OU D'AILERONS QUI NE SONT PAS DIMENSIONNEES POUR CELA.

7.5. **N**ETTOYAGE ET SOINS

Nettoyer régulièrement l'ensemble des surfaces extérieures et intérieures de l'avion.

Les produits de nettoyage doivent être adaptés aux surfaces nettoyées. Vérifier avant chaque nettoyage en particulier pour la verrière.

7.6. DEMONTAGE - REMONTAGE

On peut être amené à démonter les ailes et la gouverne de profondeur, pour stocker l'avion, effectuer une opération de maintenance, ou le charger dans sa remorque de transport par exemple.

Dans ce cas, se reporter au document OEXNO12 - PROCEDURE DE DEMONTAGE-REMONTAGE DES MCR CLUB ET ULC.

8. SUPPLEMENTS

8.1. <u>Introduction</u>

Cette section contient les suppléments appropriés nécessaires pour utiliser sans danger et efficacement l'avion lorsqu'il est équipé des différents systèmes et équipements optionnels non fournis avec l'avion standard (à compléter par l'opérateur).

8.2. LISTE DES EQUIPEMENTS MINIMAUX

Instruments de vol Anémomètre

Altimètre

Compas magnétique

Bille

Instruments moteur Compte tour

Température huile Pression d'huile

Température culasse

Jauge essence

Jauge à huile.

8.3. LISTE DES SUPPLEMENTS INSERES

	Date	N° de Doc,	Titre du supplément inséré
Exemple	30/06/2003	1	Utilisation en surveillance aérienne

8.4. Supplements inseres

1. Utilisation en surveillance aérienne

- Aucune limitation du domaine de vol.
- En cas de problème sur l'installation électrique caméra, couper l'alimentation du système par l'interrupteur au tableau, tirer le breaker et se reporter aux procédures normales pour la poursuite du vol.