MiniBee

U51-Projet Conception détaillée



Gabin TAUZIN

Lycée Louis Armand



Sommaire

I.		Intr	oduction	3
	1.		Contexte	
		a)	Présentation du projet	
		b)	Cahier des charges	
		c)	Problématique	4
		d)	Répartition des tâches	
		e)	Organisation de la maquette numérique	4
		f)	Objectif	5
		a)	Motoréducteur	5
		b)	Moteur EMRAX 188	5
II.		Con	traintes de conception	E
	2.	D	Diagramme fast	E
	3.	Δ	nalyse de l'existant	6
III.		Sch	éma	7
	1.	S	chéma cinématique minimal	7
	2.	S	chéma d'architecture	7
IV.		Syn	thèse de la conception préliminaire	8
	1.	C	hoix des composants et des pièces à créer	8
		a)	L'axe	8
		b)	Plaque de fixation	11
		a)	Motoréducteur	11
		b)	Accouplement élastique	13
		c)	Les roulements	14
		d)	Boitier de roulements et chapeau	15
	2.	Ν	Naquette numérique	16
V.		Dér	narche de conception	17
	1.	Δ	ssemblage des composants	17
	2.	C	hoix des matériaux	19
	3.	D	Démarche de cotation	20
		a)	Flux d'énergie	20
		b)	Graphe de contact	21
		c)	Chaîne de côte	21
		d)	Analyse préparatoire à la spécification du boitier de roulements	24

4.	. Dessin d'ensemble et éclaté du sous ensemble	-Orientation des rotors25
5.	. Simulation	26
6.	. Devis de masse	29
VI.	Conclusion	29

I. Introduction

1. Contexte

a) Présentation du projet

Le MiniBee est un aéronef à décollage et atterrissage vertical grâce à huit propulseurs électriques alimentés par une énergie hybride. (Un moteur à combustion (APU) fonctionnant au fuel entraîne une génératrice qui permet de charger les batteries et d'alimenter les moteurs à hélice). Le Mini Bee est décliné en plusieurs versions. L'étude de collaboration menée ici permettra de développer la version de type Ambulance.

Le système MiniBee est composé de :

- Un fuselage intégrant un cockpit ;
- Deux ailes démontables ;
- Dix rotors électriques dont quatre orientables ;
- Systèmes électroniques de commande et de sécurité;
- Un train d'atterrissage.

Notre objectif est de développer un avion hybride à des fins médicales.

Le projet a été lancé en janvier 2015 pour étudier le transport aérien individuel mais est passé au transport médical en 2016.

Pas moins de 15 universités et une 10aine d'industriels suivent ce projet et collaborent afin de pouvoir le présenter à taille réelle au salon du Bourget en 2019.



b) Cahier des charges

		Cahier des charges - Min	i Bee		
Exigences	Mot clé	Critères	Niveaux	Flexibilité	Commentaires
4.1: Pouvoir décoller et attérir	Décoller Attérir	vitesse	V=7.6 m/s V= 7.6 m/s	F0 F0	
verticalement	Atterir Vitesse de	vitesse		FU	
4.3: Avoir differentes vittesses	vitesse de croisiere	vitesse	V=220 km/h	F0	
	vitesse maximum	vitesse	V=300 km/h	F0	
4.4: Avoir une masse maximal	Masse maximal	masse	M≤1200 kg	F1	
4.5: Pouvoir embarqué une masse maximal	Masse maximal	masse	M≤400 kg	F1	
		nombre de siege pilote	1 siege	F0	
4.5.2: Pouvoir transporter des	Transporter	nombre de siege docteur	1 siege	F0	
personnes		nombre de brancard	1siege	F0	
personnes	Personnes	nombre de personne	3 personnes	F0	
	i eisoiiiles	masse des personnes	m=?		a définir
4.6: Doit etre facilement pilotable	Pilotable	manche	type avion de ligne	F1	voir image en annexe
4.7: Avoir un rayon d'action minimal	Rayon d'action	distance	D≥600km	F0	
4.8: Avoir une plage d'altitude de	Plage d'altitude	distance	2000-4000 m	F1	
	Hélices	materiaux	Acier inoxydable		
4.10: Avoir des hélices pivotant		vitesse de rotation	ω=?		a définir
	pivot	vitesse de rotation	ω=289 rad/s		
4.11: Pouvoir utilisé une energie hybride	Energie Hybride	utilisation de l'energie electrique et thermique	oui	F0	
4.11.1: Pouvoir utilisé du fuel comme carburant	Fuel	Quantité de fuel embarqué	Q=300 L	F0	
4.11.2: Pouvoir utilisé une energie	Energie élèctrique	Masse maximale des batteries	M≤90 kg	F1	
électrique	Energie encounque	moteur des rotors	EMRAX 188	F0	
4.12: Avoir un faible coût		entretien	oui	F0	
d'utilisation	Coût d'utilisation	consommation	faible	F0	
		pluie	impermeabilité	F0	
4.13: Résisté au millieu ambiant	Millieu ambiant	corrosion	non	F0	
		conditions adverses de turbulance	structurel	F0	
4.15: Avoir un fuselage en profilé	Profilé	Dimenssion	40°40°2 mm	F0	voir schema en annexe
		matériaux	aluminium	F0	
4.9: Ne doit pas dépassé le budjet	Budjet	Argent disponible maximal	4 000 000 1	F0	

Grâce au cahier des charges établi précédemment, nous retrouvons la vitesse de rotation du pivot permettant la rotation des hélices pivotantes, ainsi que d'autres caractéristiques nécessaires comme la masse maximale pouvant embarquer dans le MiniBee, les vitesses de croisières et la vitesse maximum et tant d'autres.

c) Problématique

Tout le monde s'accorde aujourd'hui à dire que les systèmes de transports vont devoir relever un défi majeur au cours des prochaines décennies pour assurer durablement la mobilité et les déplacements des personnes. En effet, si la moitié de la population mondiale habite désormais en ville, les prévisions annoncent qu'en 2050, plus des 2/3 de la population mondiale résideront en ville.

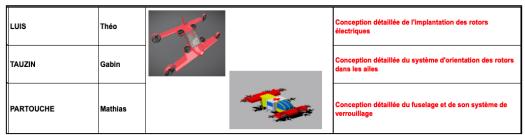
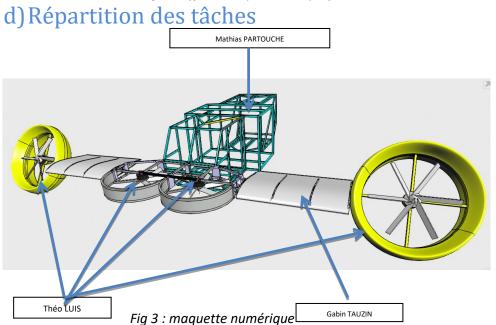


Fig 2 : différentes parties du projet



e) Organisation de la maquette numérique

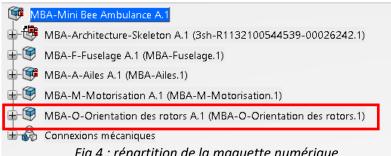


Fig 4 : répartition de la maquette numérique

La maquette numérique que nous avons à disposition est disposée en fonction des différents sousensembles du MiniBee. Nous pouvons donc, travailler chacun sur la maquette, en fonction de l'avancement du travail personnel. Cette organisation nous permet d'insérer de nouvelles pièces et de vérifier qu'elles soient conformes à nos attentes.

f) Objectif

L'objectif est de collaborer avec l'entreprise Technoplane et des élèves de l'école d'ingénieurs SUPMECA, afin de concevoir un aéronef capable de voler à l'énergie hybride.

Contraintes des composants

Pour répondre correctement à la mission qui m'a été attribué, je devais tout d'abord prendre en compte l'encombrement des ailes pour y pouvoir y insérer le système qui va permettre de diriger les quatre rotors en rotation grâce à un motoréducteur.



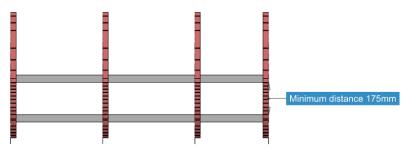


Fig 5 : dimensions de l'aile

a) Motoréducteur

Également, le choix du motoréducteur pour le système d'orientation des rotors est imposé et nous sélectionnerons à l'aide de calcul, le couple du motoréducteur en fonction du cahier des charges, qui est de réaliser l'orientation de 90° en 3s.



Planetary Gearhead GP 62 A Ø62 mm, 8-50 Nm



(Voir fiche technique en annexe)

b) Moteur EMRAX 188

Après une conversation entre l'entreprise Technoplane et notre professeur, le choix du moteur pour les hélices est l'EMRAX 188 possédant les caractéristiques suivantes :



II. Contraintes de conception

2. Diagramme fast

Afin de réaliser le système d'orientation des rotors, nous allons utiliser comme composants, un moteur, un réducteur, un axe résistant à la force de poussée et au moment de torsion qui lui seront appliqués, également un accouplement élastique permettant d'ajuster les déformations et des roulements, afin d'entrainer correctement l'arbre en rotation.

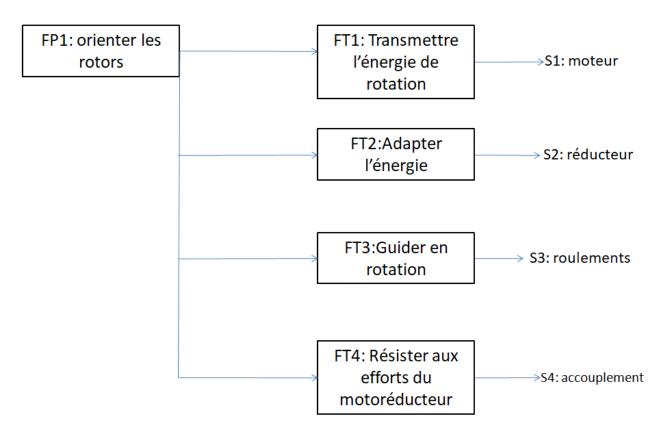


Fig 6 : représentation diagramme fast partiel

3. Analyse de l'existant

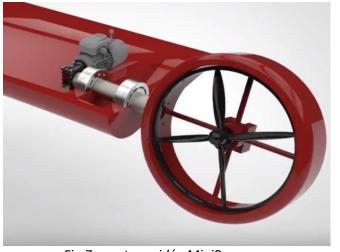


Fig 7 : capture vidéo MiniBee

Une courte vidéo sur le MiniBee a été réalisé par l'IUT du Havre sur YouTube, ce qui m'a permis de me familiariser avec ma partie qui est la conception du système d'orientation des rotors dans les ailes.

III. Schéma

1. Schéma cinématique minimal

Sur ce schéma cinématique minimal nous pouvons visualiser, l'aile et le motoréducteur (en noir) en liaison encastrement (E1). Celui-ci entrainera en rotation un axe (en bleu) qui est rattaché au carénage du rotor grâce à un encastrement (E2). Il est également composé d'un accouplement élastique (en violet).

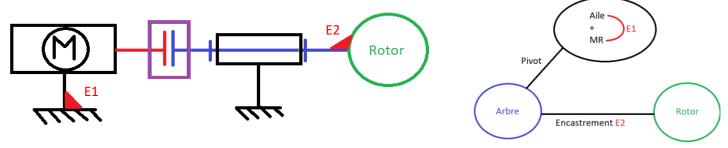
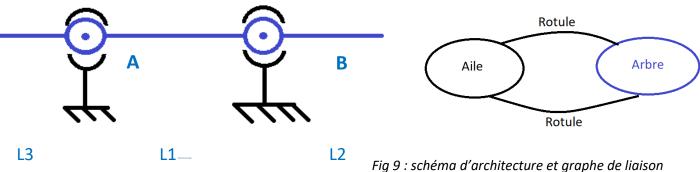
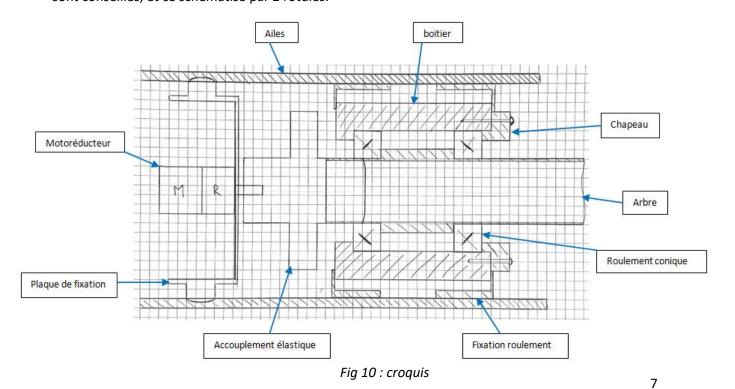


Fig 8 : schéma cinématique et graphe de liaison

2. Schéma d'architecture



Suite aux efforts radiaux et axiaux important exercé sur l'arbre, l'utilisation de roulements coniques sont conseillés, et ce schématise par 2 rotules.



IV. Synthèse de la conception préliminaire

1. Choix des composants et des pièces à créer

a) L'axe

Afin d'entrainer le rotor en rotation, la conception d'un axe est nécessaire. Mais pour cela je dois déterminer le diamètre et la section de l'axe.

Les différentes étapes :

- Appliquer un matériau : Acier inoxydable
- Définir la longueur de l'axe : 900mm
- Appliquer une force de poussée: 2200N (force produite par les hélices lors du décollage vertical)

J'ai donc pour cela réalisé une première simulation sur logiciel Flexion, en rentrant les différentes étapes ci-dessus et en appliquant une section rond plein.



Pour améliorer la simulation, j'ai utilisé l'option déformée, afin qu'on puisse apercevoir la déformation de l'axe en ayant appliqué la force de poussée de 2200N.

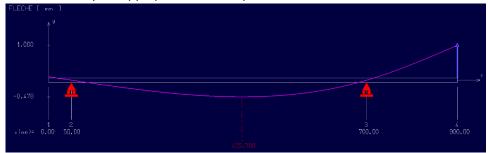


Fig 11: étude flexion

Ensuite grâce à la fonction Optimisation du logiciel, j'ai pu obtenir la section minimum pour résister aux efforts appliqués suivant les limites de pente et de flèches maximales demandées.

Optimiser										
Quitter Limites Section droite Calculer										
Section : Rond plein D = 39.43 (mm)	Limites									
Flèche maximale : Pente maximale :	1.0004 0.320	1.000 mm 1.000 degrés								
Contrainte maximale : Itération :	73.09 42	800.00 MPa								

Le poids de cet axe serait de 8.635kg. Il y aura 4 systèmes d'orientation dans le MiniBee donc un total de 34.54kg.

Calcul de la masse de cet axe :

Diamètre (mm)	39.5
Longueur (mm)	900
Volume (mm^3)	=(π*(19.75^2) *900)
	=1102875.73
Volume (m^3)	=1102875.73 / 10^9
	=0.00110
Masse volumique (kg/m^3)	7850
Masse (kg)	8.635

Pour pouvoir définir mon axe correctement je dois appliquer un moment de torsion de 69000N.mm dû au motoréducteur. Mais sur logiciel Flexion, il n'est pas possible d'appliquer des moments. Donc pour cela je dois recommencer mon étude sur le logiciel Ossature, en reprenant les mêmes données trouvées sur le logiciel Flexion.

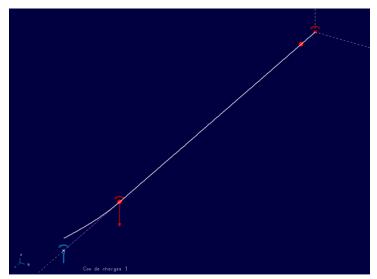


Fig 12 : étude ossature

Désormais, je dois réaliser une étude de Von Mises afin de vérifier si l'axe résiste bien aux efforts qui lui sont appliqués.

Résultats Von Mises rond plein :

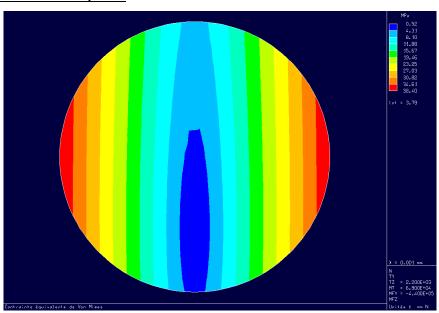


Fig 13: Von Mises rond plein

On peut donc constater grâce à cette étude, que l'axe résiste bien aux déformations entrainées par le moment de torsion et la force de poussée (38.02MPa).

Toujours sur logiciel ossature, je réalise une nouvelle étude permettant d'alléger l'assemblage. Pour cela je décide de choisir un axe à section creuse de diamètre 60mm, d'épaisseur 2mm et de longueur 300mm.

Pour cela, je recommence la même procédure qu'avant, en modifiant la section et j'obtiens le résultat suivant :

Résultat Von Mises rond creux :

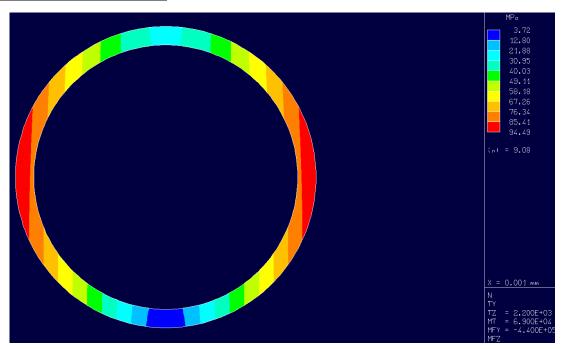


Fig 14: Von Mises rond creux

On s'aperçoit grâce à la contrainte de Von Mises, que l'axe à section creuse sera plus sollicité sur les extrémités gauche et droite, et la contrainte est plus élevée (94.43MPa). Malgré ce résultat élevé, je décide donc de réaliser un axe de rotation à section creuse, qui permettra d'optimiser le poids de l'axe.

Modélisation de l'axe

Pour réaliser l'axe en CAO, j'ai commencé tout d'abord par réaliser son esquisse en appliquant les contraintes de longueur et de diamètre.



Fig 15 : esquisse arbre

Ensuite j'ai réalisé la pièce en révolution afin d'obtenir un cylindre. Enfin j'ai effectué une poche, afin d'obtenir un axe creux.

Fig 15 : modélisation arbre

b) Plaque de fixation

Pour pouvoir maintenir l'assemblage sur l'aile, une plaque de fixation est nécessaire. J'ai tout d'abord pris en compte les dimensions séparant les profilés mais également le rayon du moteur afin de

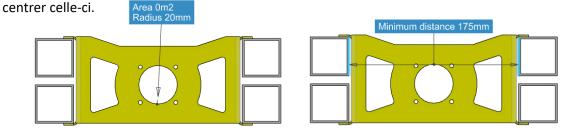


Fig 16: plaque de fixation

De plus la création de languettes, permettent la fixation sur les profilés qu'on viendra souder par la suite. Mais lors de la création de ces languettes, j'ai pu m'apercevoir qu'il y avait une collision entre ces languettes et les profilés c'est pour cela que j'ai du adapter la longueur de la plaque de fixation afin d'éviter les collisions. Ces plaques de fixation sont créées grâce à une plieuse. Pour m'assurer du bon maintien de la plaque de fixation sur le motoréducteur, je décide de la visser à l'aide de quatre vis M5X12.

Fig 17 : vue de la plaque dans l'aile

a) Motoréducteur

Afin de connaître quel type de motoréducteur utiliser, je me suis dirigé sur la maquette numérique où j'ai pu être renseigné sur les références du moteur et du réducteur utilisé.

Ces choix me permettront de trouver la bonne combinaison de motoréducteur afin de répondre au cahier des charges :

- Réaliser les 90° en moins de 3 secondes ;
- Posséder un couple moteur important, pour faire pivoter les rotors.

Combinaison RE50 70V avec un réducteur 100 :1 :

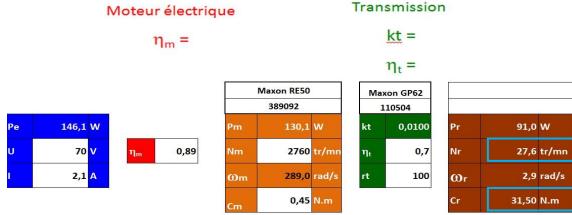


Fig 18: première étude moteur

Cette combinaison a un couple trop insuffisant pour faire pivoter les rotors, il faut donc un rotor plus important.

Combinaison RE50 70V avec un réducteur 236 :1 :

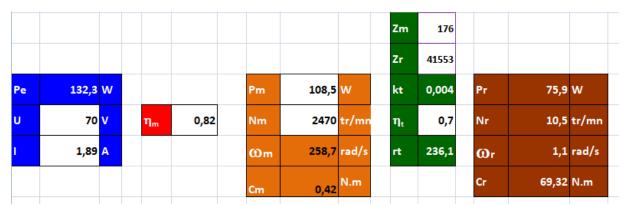


Fig 19: deuxième étude moteur

Cette combinaison possède un couple important, mais le nombre de rotations par minute de l'axe de sortie est trop juste.

Pour donner suite aux conseils des professeurs, ce motoréducteur est imposé.

J'ai dû par la suite réaliser un calcul de la loi de vitesse en triangle, afin de déterminer le nombre de secondes qu'il faut à cette combinaison pour réaliser les 90° désirés. On peut apercevoir que pour faire 90°, il faut environ 3 secondes. Donc il respect le cahier des charges.

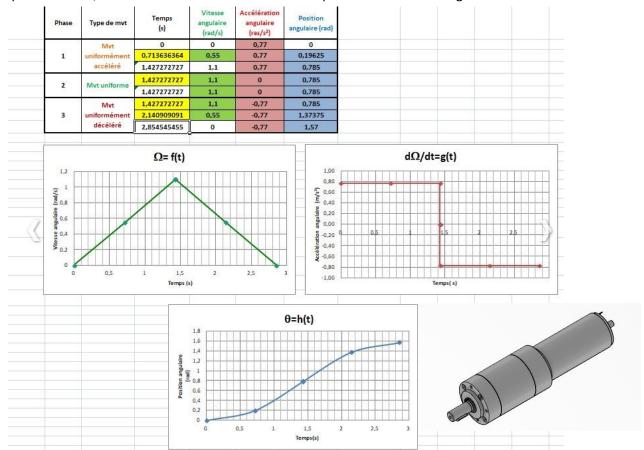
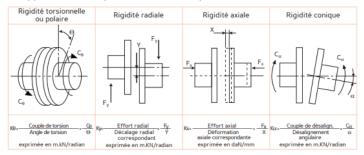


Fig 20 : loi de vitesse en triangle

b) Accouplement élastique

Les simulations sur logiciels Flexion et Ossatures m'ont permis de constater que l'axe va subir des déformations. Plus particulièrement, un désalignement entre l'axe et le moteur provoqué par les défauts de pente. C'est pour cela qu'on ajoutera un accouplement élastique au système afin d'absorber ces défauts de pente. Après étude de la maquette numérique mise à notre disposition, j'ai pu apercevoir qu'un accouplement de la marque STARFLEX a été utilisé. Donc j'ai décidé de l'étudier.

Tout d'abord il existe 4 types d'accouplements élastiques :

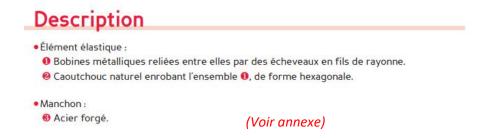


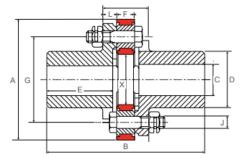
Sur le système de rotation, nous voulons corriger un défaut conique sans que le couple transmit par le moteur soit affecté.

TORSION	**	**	***	
RADIAL	***		**	
AXIAL	emboîtement	emboîtement	***	**
CONIQUE	**		***	**
	MINIFLEX* p.293	MPP* p.297	JUBOFLEX* p.301	STRAFLEX® p.309

De ces quatre types d'accouplements élastiques, le STARFLEX est le plus adapté. Il autorise un décalage conique sans affecter le couple produit par le moteur.

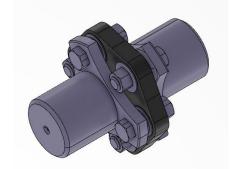






Enfin je décide de choisir l'accouplement élastique de référence 635302 car l'alésage max est identique à celui de l'axe choisi précédemment, ce qui me permettra d'encastrer l'axe sur l'accouplement élastique grâce à une presse ou autre.

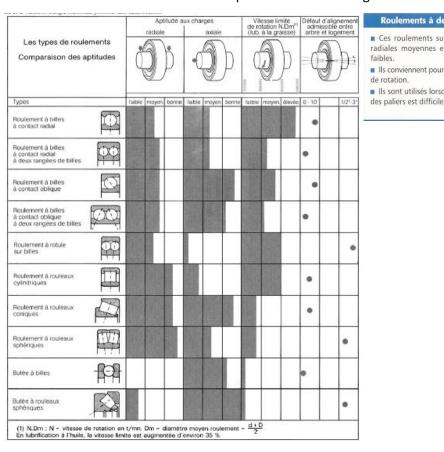
Réf.	Couple nominal TCN	Couple maxi (N.m)	Vitesse maxi (tr/mn)		age C im)	A (mm)	B (mm)	D (mm)	E (mm)	F (mm)	G (mm)	H (mm)	J (mm)	K (mm)	L (mm)	M (mm)	X* (mm)	Poids (kg)
	(N.m)	(IV.III)	(0/11/1)	mini	max													
635100 635301	50 100	100 200	6 000 5 500	-	30 30	78 94	80 115	43 42	32 40	12 15	50 65	32 37	- 10	:	8 11	7,8	20 28	1,3 1.6
635302	200	400	5 000	-	40	120	158	56	66	18	85	46	12	-	14	-	40	3
635303 635304 635105 635106 635107	400 800 1 600 3 200 6 000	800 1 600 3 200 6 400 12 000	4 500 3 500 2 800 2 400 2 000	-	48 60 100 110 145	140 178 232 268 330	171 222 280 340 424	68 90 126 142 184	70 93 110 123 160	21 26 32 42 48	100 132 170 190 240	55 68 102 130 136	14 16 14 16 16	32 37 37	17 21 35 44 44	- 20 24 24	44 66 86 94 120	5,5 12 36 50 97



c) Les roulements

Afin de réaliser la liaison pivot correctement, je devais implanter dans mon assemblage des roulements. Lors d'un entretien avec mes professeurs, le choix d'un roulement à rouleaux coniques a été retenu. En effet, ils sont conçus pour supporter des charges combinées, c'est-à-dire, des charges radiales et axiales qui agissent en même temps. Ce type de roulement possède également de bonnes caractéristiques comme :

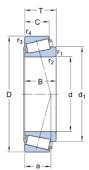
- Faible frottement
- Longue durée de service
- Séparables et interchangeables



Roulements à deux rangées de billes, à rotule dans la bague extérieure Ces roulements supportent des charges radiales moyennes et des charges axiales faibles. Ils conviennent pour de grandes fréquences de rotation. Ils sont utilisés lorsque l'alignement précis



Je me suis donc par la suite dirigé sur le site SKF me permettant de choisir le roulement convenant au mieux à mon système. Je devais prendre en compte le diamètre de l'arbre mais également la hauteur de l'arbre. Je devais également penser pendant le choix du roulement à la mise en position et au maintien en position sur l'arbre.



d		60	mm
D		85	mm
Т		17	mm
d_1	≈	73.8	mm
В		17	mm
С		14	mm
r _{1,2}	min.	1	mm
$r_{3,4}$	min.	1	mm
а		15.452	mm

d)Boitier de roulements et chapeau

Par la suite je devais trouver une solution pour fixer les roulements sur l'arbre, c'est pour cela que je me suis tourné vers un boitier de roulement réalisé en usinage. Pour créer le boitier de roulements, je me suis basé sur les dimensions d'encombrements de l'habillage de l'aile, pour éviter toutes collisions.

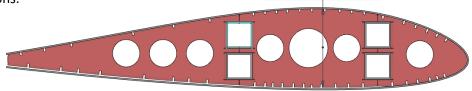


Fig 21: encombrement aile

Pour donner suite à cette nouvelle conception, je devais revoir l'esquisse de l'arbre de guidage en rotation en rajoutant des épaulements. Grâce aux dimensions des roulements, j'ai pu déterminer l'esquisse du boitier qui me permettra de maintenir les roulements sur l'arbre et par la suite la réaliser en révolution. Également on viendra fixer un chapeau à l'aide de trois vis M5X18 sur le boitier afin de bien maintenir les roulements.

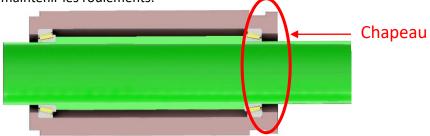


Fig 22 : vue en coupe boitier roulements et chapeau

Enfin, je reprends la solution de la plaque de fixation du motoréducteur afin de souder le boitier sur les profilés.

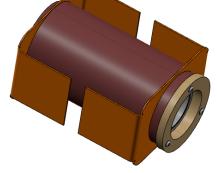


Fig 23: modélisation plaque roulement

2. Maquette numérique

Nous avons à notre disposition une maquette numérique à notre disposition où nous pouvons chacun travailler sur sa partie et y implanter les nouvelles modifications afin de faire évoluer la maquette.

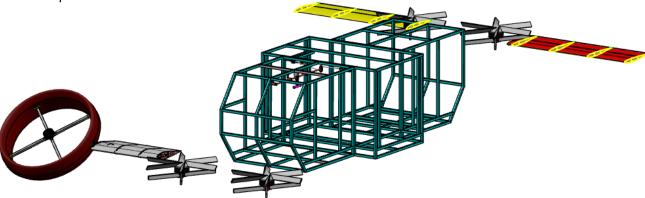


Fig 24 : maquette numérique du MiniBee

Pour la réalisation de ma problématique je travaillerai sur l'aile avant droite du MiniBee, me permettant de vérifier mes pièces en temps réel avec la partie motorisation du MiniBee.

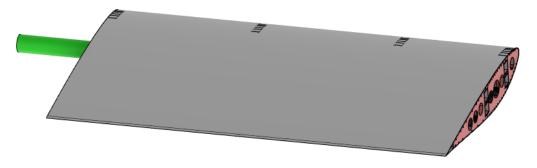


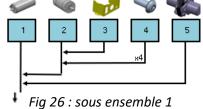
Fig 25 : Vue iso de l'aile

V. Démarche de conception

1. Assemblage des composants

Afin de mieux comprendre le montage des composants, j'ai réalisé une gamme de montage composée de deux sous ensembles permettant une meilleure compréhension du système.

Dans un premier temps , nous allons nous occuper de la partie du motoréducteur. Comme le montre la gamme de montage ci-dessous, nous allons dans un premier temps venir assembler la plaque de fixation au réducteur grâce à quatre vis M5X12. Ensuite nous assemblons cet ensemble au moteur, pour enfin y implanter l'accouplement élastique.



Dans un second temps, Nous venons à assembler les roulements à l'arbre de guidage. Ensuite nous assemblons le boitier de roulement sur cet ensemble. Par la suite, nous rendons sollidaire les plaques de fixation du boitier à l'ensemble, de plus nous assemblons le chapeau ainsi que les trois vis M5X18.

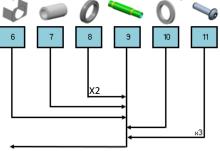
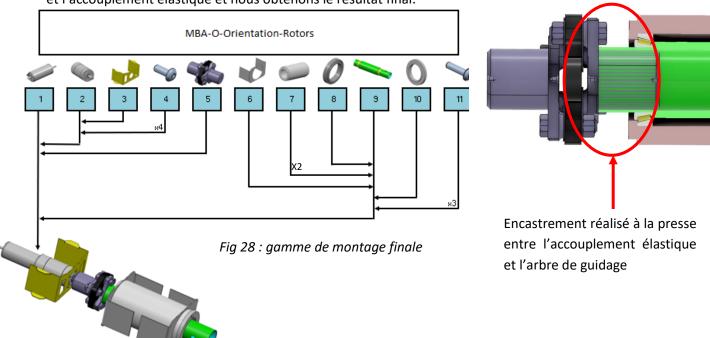


Fig 27: sous ensemble 2

Enfin nous assemblons le premier sous ensemble au deuxième grâce à un encastrement entre l'arbre et l'accouplement élastique et nous obtenons le résultat final.



de montage faite sur excel.

Essentials

Avec le logiciel de CAO 3DExperience, j'ai pu également réaliser une gamme de montage, grâce à l'application Manufactured Item Definition.

Pour la réaliser je me suis aidé de la gamme

Manufactured Item Definition

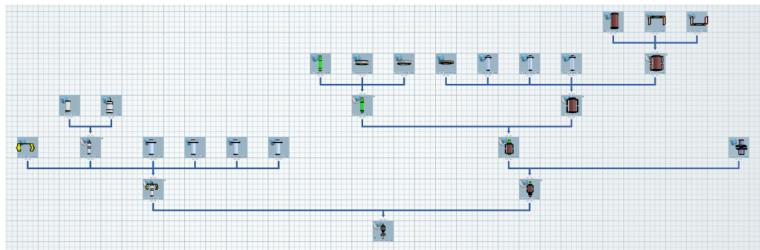


Fig 29 : gamme de montage 3DExperience

L'avantage de réaliser une gamme de montage sur 3DExperience est, que nous pouvons vérifier que toutes les pièces sont bien incorporées dans cette gamme grâce à l'outils B.I Essentials.

Lorsque nous sélectionnons cet outils, nous avons la possibilité de vérifier plusieurs critères. Ici nous vérifions l'état d'achèvement de l'article manufacturé.

On peut donc apercevoir les cases ci-dessous vertes, ça veut dire qu la gamme de montage est bien composé de tous les éléments qui l'a compose.

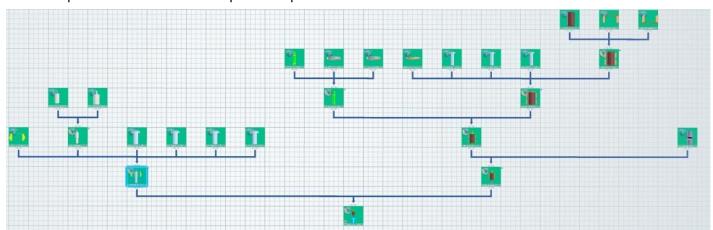


Fig 30 : vérification gamme de montage

2. Choix des matériaux

Dorénavant je devais appliquer les bons matériaux sur les éléments à fabriquer, composant mon assemblage. Pour cela je me suis basé sur les conditions du cahier des charges qui impose que le matériau du MiniBee doit résister à un milieu ambiant, c'est-à-dire, à la pluie (imperméabilité), conditions adverses de turbulance (structurel) et à la corrosion. Tout en pensant à l'optimisation de la durée de vie du produit.

Tout d'abord pour les éléments de tôlerie, j'ai appliqué de l'aluminium 7175T6, ou autrement appelé tôle d'aluminium avec une masse volumique de 2810 Kg/m³, une limite élastique de 525 MPA pour les composants:

- Plaque de fixation
- Plaques de roulements

Price					
Price	(i) *	3,4	-	3,61	EUR/kg
Price per unit volume	(i) *	9,49e3	-	1,01e4	EUR/m^3
Physical properties					

Fig 31 : étude CES sur l'aluminium (voir fiche technique en annexe)

Ce matériau répond bien au cahier des charges, car l'alumine qui se forme sur la partie extérieure du métal est une couche protectrice qui empêche l'oxydation d'aller plus loin dans la matière. Et a un coût de 3.4€/kilo.

Ensuite pour les composants :

- Boitier roulements
- Chapeau
- Vis M5X12
- Vis M5X18
- Arbre de guidage

je devais prendre en compte le milieu ambiant, ainsi que la résitance du matériau par rapports aux efforts exercés sur les composants. Donc j'ai décidé d'appliquer de l'Inox 316L avec une masse volumique de 7960 Kg/m³, car c'est un matériau qui est très sollicité pour les écrous, les visseries, les goupilles grâce à ça forte résistance à la corrosion, mais également sont prix est de 5€ / kilo ce qui serait rentable par rapport à la durée de vie des composants par la suite.

Propriétés générales

Masse Volumique	(i)	7,6e3	-	8,1e3	kg/m^3
Prix	(i)	* 5,02	-	5,46	EUR/kg
Date de première utilisation ("-" signifie "Avant Jésus Christ")	(i)	1915			

Fig 32 : étude CES sur l'acier

(voir fiche technique en annexe)

TAUZIN Gabin

3. Démarche de cotation

a)Flux d'énergie

Pour réaliser le flux d'énergie de l'assemblage, j'ai d'abord réalisé une simulation sur le logiciel Pyvot, en prenant en compte le montage des roulements, ici en X, l'arbre et les épaulements, ainsi que le boitier de roulements et son chapeau. Une fois ceci représenté sur le logiciel Pyvot, j'ai pu appliquer les différents efforts qu'on retrouve sur l'ensemble et nous obtenons le résultat suivant.

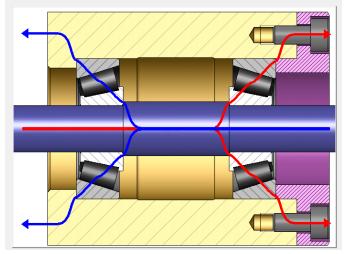
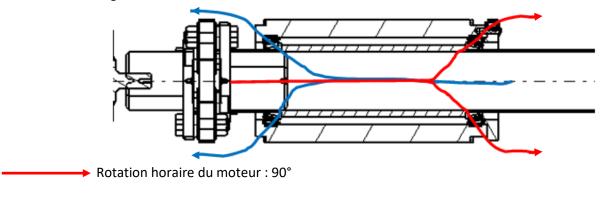


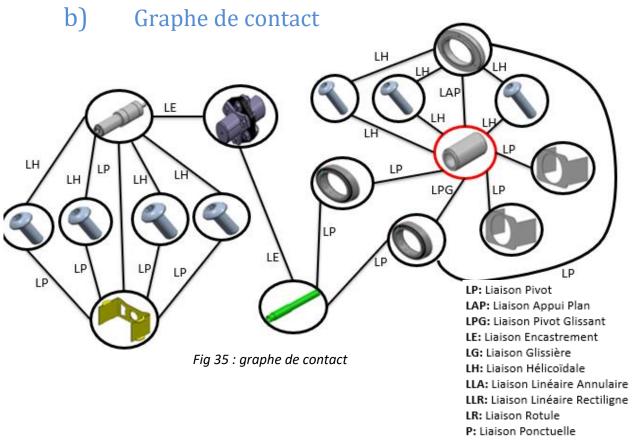
Fig 33: étude Pyvot

Une fois la simulation validée, je peux retranscrire les résultats obtenus sur une vue en coupe de l'assemblage. Et nous obtenu :



Rotation antihoraire du moteur : -90°

Fig 34 : flux d'énergie



La pièce encadrée en rouge est le boitier de roulement, et c'est sur cette pièce que je me baserai pour ma démarche de cotation.

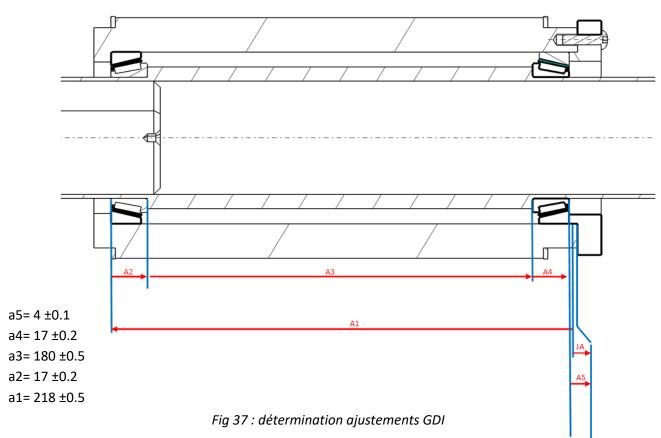
c) Chaîne de côtes

Afin de bien positionner le boitier de roulements sur l'arbre et qu'il soit bien fonctionnel, je devais établir une chaîne de côtes afin de calculer le jeu entre le boitier et le chapeau, pour être sûr que le chapeau soit en contact avec le roulement et non pas avec le boitier. Si le cas inverse arrive, le roulement ne sera pas bien maintenu en position et n'assurera pas son rôle.

Pour commencer je dois déterminer les écarts pour les éléments usinés. Donc pour cela je me suis dirigé sur le Guide du Dessinateur Industriel et je me suis basé sur une classe de précision moyenne.

	TANES	nsions		A ROBINS		An	gles cas	sés	[Dimensions angulaires					
	15		Rayon	s – char	freins	Dimension du côté le plus court									
Classe de précision	0,5 à 3 inclus	3 à 6	6 à 30	30 à 120	120 à 400	0,5 à 3 inclus	3 à 6	> 6	Jusqu'à 10	10 à 50 inclus	50 à 120	120 à 400			
f (fin)	± 0,05	± 0,05	± 0,1	± 0,15	± 0,2	± 0,2	± 0,5	±1		40		. 204	1.201	101	
m (moyen)	± 0,1	± 0,1	± 0,2	± 0,3	± 0,5	± 0,2	± 0,5	± 1	- 1	_ 50	_ 10	= 10			
c (large)	± 0,2	± 0,3	± 0,5	± 0,8	± 1,2	± 0,4	± 1	± 2	± 1° 30′	± 1°	± 30'	± 15'			
v (très large)	-	± 0,5	±1	± 1,5	± 2,5	± 0,4	± 1	±2	± 3°	± 2°	± 1°	± 30°			

Fig 36 : écarts éléments usinés GDI



Pour calculer le jeu, la formule est la suivante :

$$JA = -a1 + a2 + a3 + a4 + a5 - a6$$

<u>Jeu maxi :</u>

$$JAMAXI = -a1mini + a2MAXI + a3MAXI + a4MAXI + a5MAXI$$

= $-217.75 + 17.1 + 180.25 + 17.1 + 4.05$
= 0.75

<u>Jeu mini :</u>

$$JAmini = -a1MAXI + a2mini + a3mini + a4mini + a5mini$$

= $-218.25 + 16.9 + 179.75 + 16.9 + 3.95$
= -0.75

Grâce à cette chaîne de côtes, je peux choisir les ajustements qui s'appliquent au boitier de roulements mais également à l'arbre de guidage. Pour choisir le bon ajustement, je me suis aidé du Guide du Dessinateur Industriel.

Tout d'abord pour la mise en position et le maintien en position des roulements sur l'arbre de guidage :

25	Principau	x ajustem	ents	Arbres*	H 6	H 7	Н8	H 9	H 11
9 9	Pièces dont le	С				9	11		
s l'une l'autre	mauvais aligne	mauvais alignement, portées très longues, etc.).						9	11
mobiles	Cas ordinaire o	е	i e i	7	8	9			
Pieces mobi	palier (bon gra	f	6	6-7	7				
Piè	Pièces avec gui	g	5	6					
	Démontage et remontage possible sans détérioration	L'assemblage ne peut pas	set and the section	h	5	6	7	8	
e			Mise en place possible à la main	js	5	6			
es l'autre		transmettre d'effort		k	5	PART .			
mobil ort à	des pièces		Mise en place au maillet	m		6			
Pièces immobiles par rapport à l'a			Mise en place à la presse	р		6	760		
Pièce l'une par	Démontage impossible	L'assemblag e peut trans-	Mise en place à la presse ou par	S			7		
Fur	sans détério- ration des	mettre des efforts	dilatation (vérifier que les	u			7		
	pièces	contraintes imposees au metal ne					7		

Fig 38 : détermination ajustements GDI

Grâce à cette recherche j'ai pu déterminer que pour le montage des roulements sur l'arbre de

guidage, je devais utiliser une presse.



Fig 38: presse fonctionnelle

d) Analyse préparatoire à la spécification du boitier de roulements

Une fois la chaîne de côtes et le jeu fonctionnel validé, je pouvais dorénavant me consacrer à la création de la cotation GPS du boitier de roulement. C'est pour ça que j'ai établi une feuille Excel regroupant les fonctions techniques, les surfaces ou groupe de surfaces fonctionnels et autre.

Analyse des antériorités fonction	Analyse des antériorités fonctionnelles et lou de position				Antériorités					Caractéristiques	
IDENTIFICATION DES SURFACES DU MODELE	Fonction Technique Assurée		Surf aces ou groupes de surfaces		Primaire	Si	econdaire		Tertiaire	Intrinsėgues	De Contact
Première vue isométrique du modèle					Mise et maintien	en pos	sition du chapea	u			
	Mise en position chapeau	SC2	surface cylindrique	SC1	perpendicularité					Ø85mm H7	
	Appui Plan		surface plane							planéité	
	maintien en position du chapeau	GC1	3 trous à 120°	SC1	perpendicularité						
	Mise en position du roulement gauche										
504	Pivot glissant	SC2	Surface cylindrique	SC5	coaxialité					planéité	
503	Appui plan	SC3	Surface plane	SC1	parallèle et distant					planéité	
503		mise en position roulement droite									
<u>sc2</u>	pivot glissant	SC2	surface cylindrique	SC5	coaxialité						
GC1											
The state of the s					mise en positio	n plaq	ues roulements				
	Pivot glissant	SC5	surface cylindrique	SC1	perpendicularité					Ø85mm H7	
	Appui Plan	Sc4	Surface plane	SC1	parallèle et distant						

Fig 39 : boitier de roulement

Grâce à ce tableau Excel je peux enfin établir le plan de définition de cette pièce.

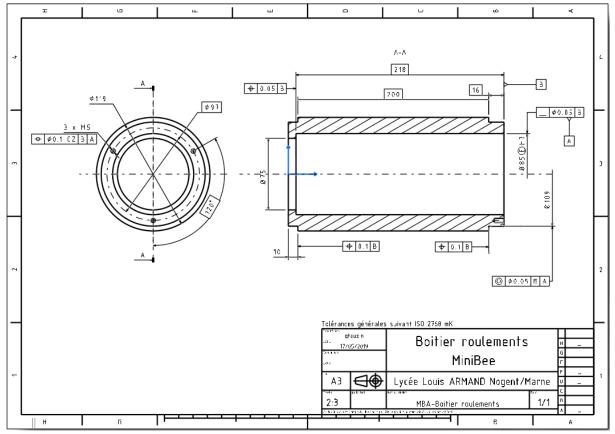


Fig 40: cotation GPS

4. Dessin d'ensemble et éclaté du sous ensemble -Orientation des rotors-

Après avoir réalisé la chaîne de cotation je peux maintenant réaliser le dessin d'ensemble et l'éclaté de l'assemblage du système d'orientation des rotors du MiniBee.

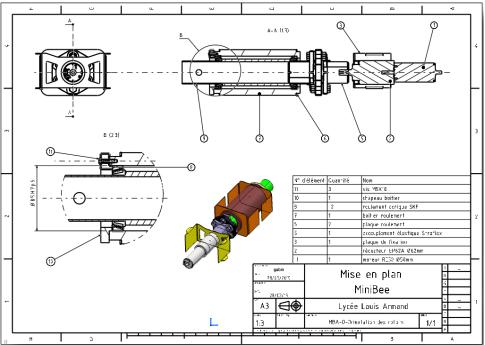


Fig 41: dessin d'ensemble

(Voir dossier annexe nom fichier: MBA Orientation eclate

Le dessin d'ensemble du système d'orientation est également en annexe

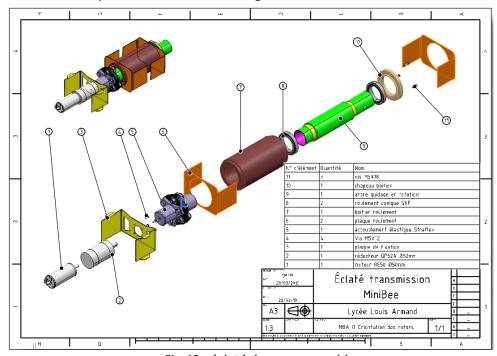


Fig 42 : éclaté du sous ensemble

(Voir dossier annexe nom fichier: MBA_Orientation_sous ensemble)

L'éclaté du système d'orientation est disponible en annexe.

5. Simulation

Après avoir appliqué les matériaux sur les composants de l'assemblage je décide d'effectuer une simulation sur l'arbre de guidage, afin de vérifier si cette pièce résiste aux efforts qui lui sont soumis lors du fonctionnement du système.

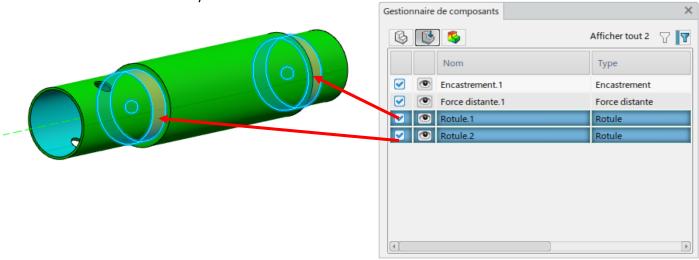
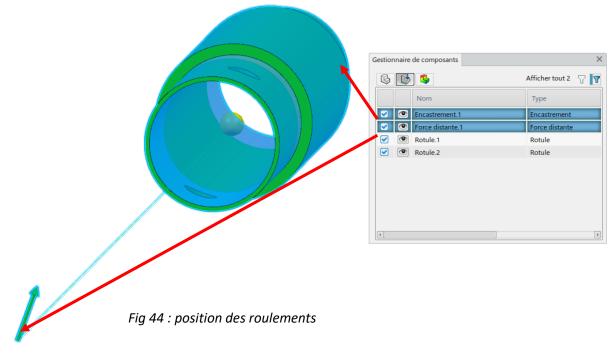


Fig 43: position des roulements

J'ai commencé par représenter la liaison rotule des roulements sur l'arbre de guidage sur chaque extrémité des épaulements.



Ensuite j'ai représenté l'encastrement de l'arbre sur l'accouplement élastique et pour finir, j'ai appliqué la force de poussée de 2200N sur un point qui se situe au centre du rotor.

Ensuite grâce à cela j'ai pu simuler la résistance de l'arbre de guidage avec l'application Structural Validation et j'obtiens les résultats suivants :

Résultat Von Mises:

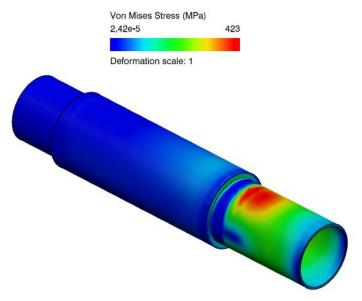


Fig 45: simulation Von Mises

Résultat Déplacement :

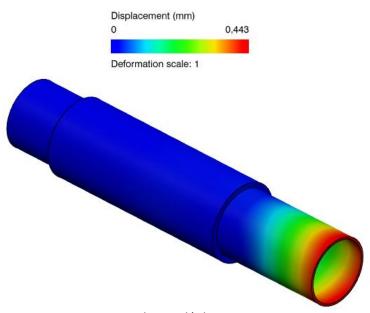
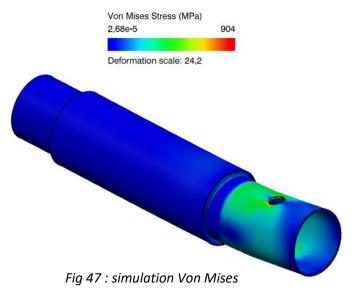


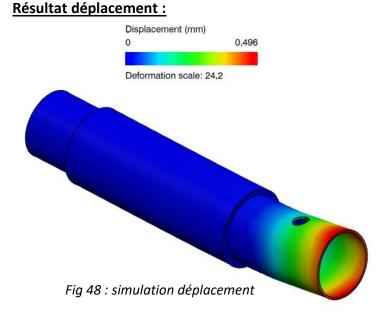
Fig 46 : simulation déplacement

Sur ces résultats, nous pouvons nous apercevoir que la contrainte maximale est de 423Mpa ce qui est inférieure à la limite élastique de l'acier qui est de 1000Mpa. Donc on obtient un coefficient de sécurité de 2. Nous obtenons également un déplacement de 0.443mm.

Cependant je devais réaliser une nouvelle simulation sur l'arbre de guidage, car une nouvelle solution pour la fixation du système d'orientation sur le carénage des rotors a été prise en compte. Cette solution est le maintien de l'arbre sur le carénage grâce à une goupille.

Résultat Von Mises:





Sur ces résultats, nous constatons que la contrainte maximale est de 904Mpa ce qui est inférieure à la limite élastique, mais qui est bien trop proche de la limite élastique maximale. Nous obtenons également un déplacement de 0.496mm.

Pour donner suite à cette deuxième simulation, nous pouvons essayer de trouver un matériau qui résiste à ces efforts, et possédant une limite élastique plus importante pour avoir un coefficient de sécurité plus important.

6. Devis de masse

Le devis de masse permet de déterminer la répartition de la masse de chaque partie. Ici nous retrouvons uniquement la partie qui m'a été attribué, soit l'orientation des rotors et également les ailes. Il permet également de retrouver les références des composants qu'on doit acheter et les pièces à usiner. Ce devis de masse permet de se rendre compte si on respecte ou non le poids souhaité inscrit dans le cahier des charges.

Mini Bee Ambulance

Devis de poids	Composant	Fabricant	Référence	Masse (kg)	Quantité	Masse totale (kg)	Répartitio n %	Coût (€)
Orientation des rotors								
Moteur	②	EMRAX		20,3	4	81,2		
Hélice	②			2,2	4	8,8		
Moteur d'orientation	②	maxon	RE 50 Ø50 mm,	1,1	4	4,4		
réducteur	②	maxon	GP 62 A Ø62 mm	0,95	4	3,8		
Accouplement élastique	②	Hutchinson	Straflex accouplement	3	4	12		
arbre de guidage	8			2,393	4	9,572		
plaque de fixation	8			0,162	4	0,648		
roulement conique	②	SKF	32912	0,3	8	2,4		
boitier roulement	8			9,505	4	38,02		
chapeau	8			0,561	4	2,244		
plaque roulement	8			0,146	8	1,168		
vis M5X18	②			0,004	12	0,048		
vis M5X12	❷			0,003	16	0,048		
Sous-total Orienation des	rotors					164,348	60,54 %	0
Ailes								
nervure	②			0,334	12	4,008		
Tubes 40*40*2 L=	②			3,307	16	52,912		
habillage aile	②			12,545	4	50,18		
Sous-total ailes						107,1	39,46 %	0
Total Masse MiniBee Char	271,448 kg	100,00 %	0					
Total Masse MiniBee vide								
Poids MiniBee chargé								
Poids MiniBee à vide	2662,9 N							

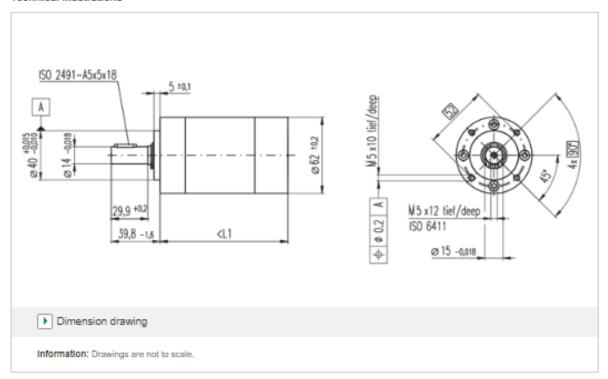
Fig 49: devis de masse

VI. Conclusion

Pour conclure sur ce projet, ce fut une expérience très enrichissante du fait de travailler en collaboration avec d'autres étudiants et entreprises. J'ai appris à travailler en équipe, afin que chacun prenne en compte son environnement tout en mettant à profit mes connaissances. La partie du système d'orientation détient maintenant les composants nécessaires et le plus adaptés pour son bon fonctionnement, tout en étant optimisé. Cependant, par le manque de temps je n'ai pu optimiser le système de fixation de l'arbre sur le carénage des rotors.

Annexe

Fiche technique moteur : Technical illustrations

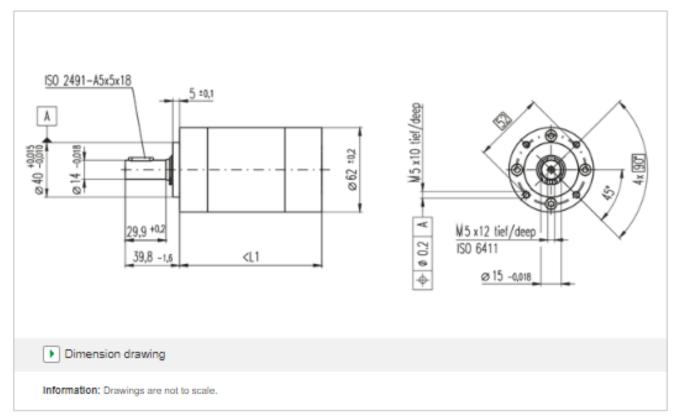


General information

Ge	earhead type	GP
Ou	uter diameter	62 mm
Ve	ersion	Standard version
Gearhea	ad Data	
Re	eduction	71:1
Ab	solute reduction	226223/3179
Ma	ax. motor shaft diameter	8 mm
Nu	umber of stages	3
Ma	ax. continuous torque	50 Nm
Ma	ax. intermittent torque	75 Nm
Dir	rection of rotation, drive to output	=
Ma	ax. efficiency	70 %
Av	erage backlash no load	2°
Ma	ass inertia	104 gcm ²
Ge	earhead length (L1)	104.2 mm
Ma	ax. transmittable power (continuous)	220 W
Ma	ax. transmittable power (intermittent)	330 W
Technic	al Data	
Ra	edial play	max. 0.08 mm, 7 mm from flange
Ax	tial play	max. 1 mm
Ma	ax. radial load	570 N, 24 mm from flange
Ma	ax. axial load (dynamic)	120 N
Ma	ax. force for press fits	1000 N
Ma	ax. continuous input speed	3000 rpm
Ma	ax. intermittent input speed	3000 rpm
Re	ecommended temperature range	-30+140 °C
Nu	umber of autoclave cycles	0
Product	t	
We	eight	1500 g
	-	-

Réducteur :

Technical illustrations

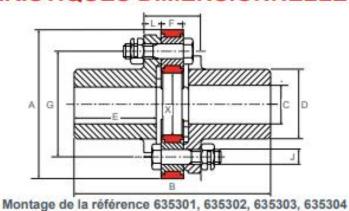


General information

Gearhead type	GP
Outer diameter	62 mm
Version	Standard version
Gearhead Data	
Reduction	5.2:1
Absolute reduction	57/11
Max. motor shaft diameter	8 mm
Number of stages	1
Max. continuous torque	8 Nm
Max. intermittent torque	12 Nm
Direction of rotation, drive to output	=
Max. efficiency	80 %
Average backlash no load	1°
Mass inertia	109 gcm ²
Gearhead length (L1)	72.5 mm
Max. transmittable power (continuous)	480 W
Max. transmittable power (intermittent)	720 W
Technical Data	
Radial play	max. 0.08 mm, 7 mm from flange
Axial play	max. 1 mm
Max. radial load	240 N, 24 mm from flange
Max. axial load (dynamic)	120 N
Max. force for press fits	1000 N
Max. continuous input speed	3000 rpm
Max. intermittent input speed	3000 rpm
Recommended temperature range	-30+140 °C
Number of autoclave cycles	0
Product	
Weight	950 g
	-

Accouplement élastique :

CARACTÉRISTIQUES DIMENSIONNELLES



A G

Manchons livrés non alésés

Montage des références 635105, 635106, 635107 : vis à tête fraisée

Nota: pour l'accouplement 635100, les boulons sont remplacés par des doigts soudés, de ce fait, le montage de l'élément se fait par emboîtement.

Réf.	Couple nominal TCN	Couple maxi	Vitesse maxi		ige C m)	A (mm)	B (mm)	D (mm)	E (mm)	F (mm)	G (mm)	H (mm)	J (mm)	K (mm)	L (mm)	M (mm)	X* (mm)	Poids (kg)
	(N.m)	(N.m)	(tr/mn)	mini	max	()	,,,,,,	()	((,	()	,,	(()	,,	(10.07
635100	50	100	6 000	-	30	78	80	43	32	12	50	32		-	8	7,8	20	1,3
635301	100	200	5 500		30	94	115	42	40	15	65	37	10	-	11	12	28	1,6
635302	200	400	5 000		40	120	158	56	66	18	85	46	12	-	14		40	3
635303	400	800	4 500		48	140	171	68	70	21	100	55	14	-	17	-	44	5,5
635304	800	1 600	3 500		60	178	222	90	93	26	132	88	16		21		66	12
635105	1 600	3 200	2 800		100	232	280	126	110	32	170	102	14	32	35	20	86	36
635106	3 200	6 400	2 400		110	268	340	142	123	42	190	130	16	37	44	24	94	50
635107	6 000	12 000	2 000		145	330	424	184	160	48	240	136	16	37	44	24	120	97

1 N.m = 0.1 mkg

Pour connaître la disponibilité de nos pièces, veuillez nous consulter.

Le couple maxi est considéré comme un couple de démarrage peu fréquent et non périodique.

NOMENCLATURE

Référence	Elément éla	stique	Manchon		
accouplement	Référence	Nore	Référence	Nbre	
635100	635631	.1	331100	2	
635105	635636	- 1	321826	2	
635106	635637	1	331106	2	
635107	635619	-1	331107	2	

Référence	Elément éla	stique	Manchon		
accouplement	Référence	Nbre	Référence	Nbre	
635301	635632	1	321315	2	
635302	635633	1	321325	2	
635303	635634	1	321335	2	
635304	635635	-1	321345	2	

PAULSTRA - 61 nie Marius Aufan - 92309 Levollois-Perret Cedex - France - T. +33 1 40 89 53 31 - F. +33 1 47 57 28 96 - www.paulstra-industry.com

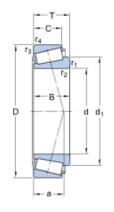
Roulements à rouleaux coniques à une rangée :

32912

SKF Explorer

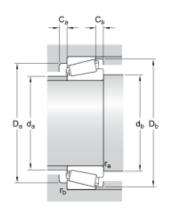
Série de dimensions 2BC

Dimensions



d		60	mm
D		85	mm
T		17	mm
d ₁	8	73.8	mm
В		17	mm
C		14	mm
r _{1,2}	min.	1	mm
r _{3,4}	min.	1	mm
а		15.452	mm

Dimensions d'appui



d_{a}	max.	67	mm
d_b	min.	68	mm
Da	min.	78	mm
Da	max.	78	mm
D _b	min.	81	mm
Ca	min.	3	mm
C _b	min.	3	mm
Γa	max.	1	mm
r_{b}	max.	1	mm

Données de calcul

Donnees de Calcui			
Charge dynamique de base	С	53.2	kN
Charge statique de base	C ₀	75	kN
Limite de fatigue	P_{u}	7.8	kN
Vitesse de référence		6000	r/min
Vitesse limite		7000	r/min
Coefficient de calcul	е	0.33	
Coefficient de calcul	Υ	1.8	
Coefficient de calcul	Y ₀	1	

_	_				
ъ.	м	-	_	_	_
IIV	п	a	3	3	_

Masse du roulement 0.3 kg

Matériaux choisis:

Aluminium 7175T6

General information

Octional IIII	Officialio
Designation	(i)

7175, wrought		
Condition	(i)	T66 (Solution heat-treated and artificially aged)
UNS number	(i)	A97175
EN name	(i)	EN AW-7175 (EN AW-Al Zn5,5MgCu(B))

Typical uses 🛈

Die and hand forgings for structural parts requiring very high strength, such as aircraft components. T736 tempers supply high strength, resistance to exfoliation corrosion and stress-corrosion cracking, high fracture toughness, and good fatigue resistance.

Composition overview

Compositional summary (i)

Al88-91 / Zn5.1-6.1 / Mg2.1-2.9 / Cu1.2-2 / Cr0.18-0.28 (impurities: Fe<0.2, Si<0.15, Mn<0.1, Ti<0.1, Other<0.15)

Material family	(i)	Metal (non-ferrous)
Base material	(i)	Al (Aluminum)

Composition detail (metals, ceramics and glasses)

Al (aluminum)	(i)	* 88	-	91,4	%	
Cr (chromium)	(i)	0,18	-	0,28	%	
Cu (copper)	(i)	1,2	-	2	%	
Fe (iron)	(i)	0	-	0,2	%	
Mg (magnesium)	(i)	2,1	-	2,9	%	
Mn (manganese)	(i)	0	-	0,1	%	
Si (silicon)	(i)	0	-	0,15	%	
Ti (titanium)	(i)	0	-	0,1	%	
Zn (zinc)	(i)	5,1	-	6,1	%	
Other	(i)	0	-	0,15	%	

Price

Price	(i)	* 3,4	-	3,61	EUR/kg
Price per unit volume	(i)	* 9,49e3	-	1,01e4	EUR/m^3

Acier inoxydable 316L:

Pro	nria	to e	MAN	ora	00
Pro		ıcs	усп	CI a	63

Proprietes generales						
Masse Volumique	(i)	7,6e3	-	8,1e3	kg/m^3	
Prix	(i)	* 5,02	-	5,46	EUR/kg	
Date de première utilisation ("-" signifie "Avant Jésus Christ")	(i)	1915				
Propriétés mécaniques						
Module de Young	(i)	189	-	210	GPa	
Module de cisaillement	(i)	74	-	84	GPa	
Module de compressibilité	(i)	134	-	151	GPa	
Coefficient de Poisson	(i)	0,265	-	0,275		
Limite élastique	(i)	170	-	1e3	MPa	
Résistance en traction	(i)	480	-	2,24e3	MPa	
Résistance à la compression	(i)	170	-	1e3	MPa	
Allongement	(i)	5	-	70	% strain	
Mesure de dureté Vickers	(i)	130	-	570	HV	
Limite de fatigue	(i)	* 175	-	753	MPa	
Ténacité	(i)	62	-	150	MPa.m^0.5	
Coefficient d'amortissement (tan delta)	(i)	* 2,9e-4	-	0,00148		
Propriétés thermiques						
Température de fusion	(i)	1,37e3	-	1,45e3	°C	
Température maximale d'utilisation	(i)	750	-	820	°C	
Température minimale d'utilisation	(i)	-272	-	-271	°C	
Conducteur ou isolant thermique?	(i)	Mauvais	Mauvais conducteur			
Conductivité thermique	(i)	12	-	24	W/m.°C	
Chaleur spécifique	(i)	450	-	530	J/kg.°C	
Coefficient de dilatation	(i)	13	-	20	μstrain/°C	
Propriétés électriques						
Conducteur ou isolant électrique?	(i)	Bon conducteur				
Résistivité électrique	(i)	64	-	107	µohm.cm	
Propriétés optiques						
Transparent ou opaque?	(i)	Opaque				
	_					