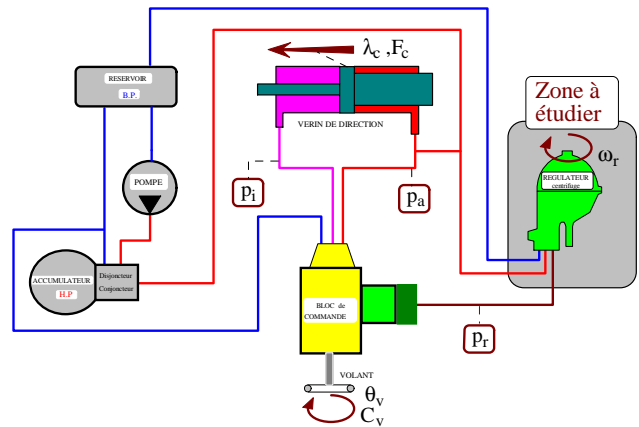


TD 1 : Régulateur centrifuge DIRAVI

Mise en situation et description

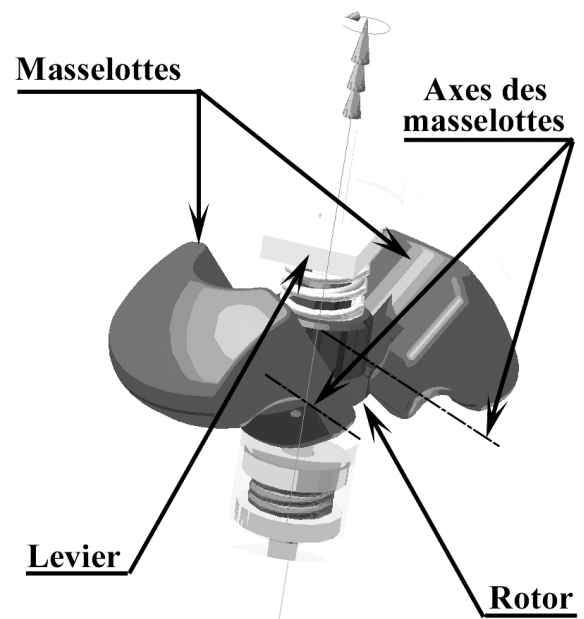
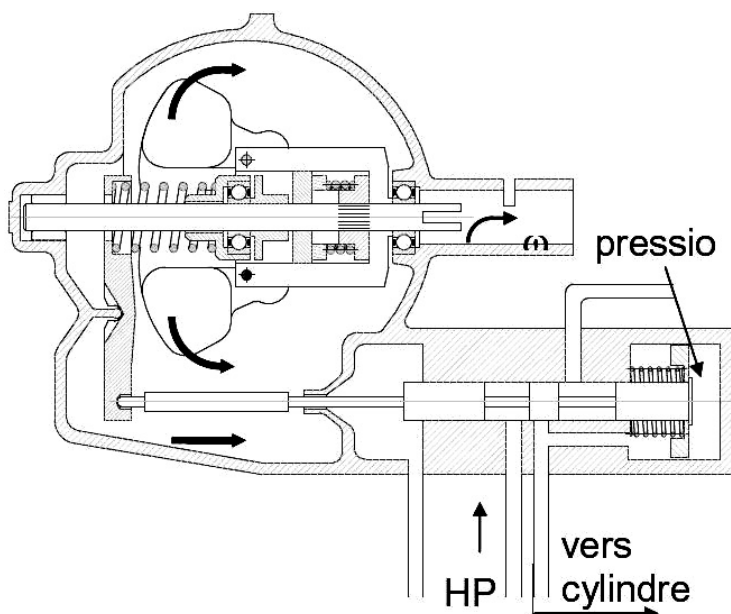
Le mécanisme de direction assistée DIRAVI étudié est décrit ci-dessous. Le schéma ci-dessous représente les différents constituants, ainsi que les connexions hydrauliques associées. En plus du classique système mécanique de direction (volant, colonne de direction, pignon, crémaillère...), l'ensemble d'assistance est constitué:

- ☞ D'une pompe hydraulique, associée à un réservoir d'huile, un accumulateur de pression et un bloc de régulation de débit / pression.
- ☞ D'un ensemble de commande qui détecte les actions exercées par le conducteur au niveau du volant et provoque le couple de rappel, celui-ci variant en fonction de la position du volant;
- ☞ D'un régulateur centrifuge, qui permet de faire varier le couple de rappel du volant en fonction de la vitesse du véhicule.
- ☞ D'un vérin hydraulique d'assistance ou vérin de direction,



Nous allons étudier le régulateur ci-contre qui est constitué :

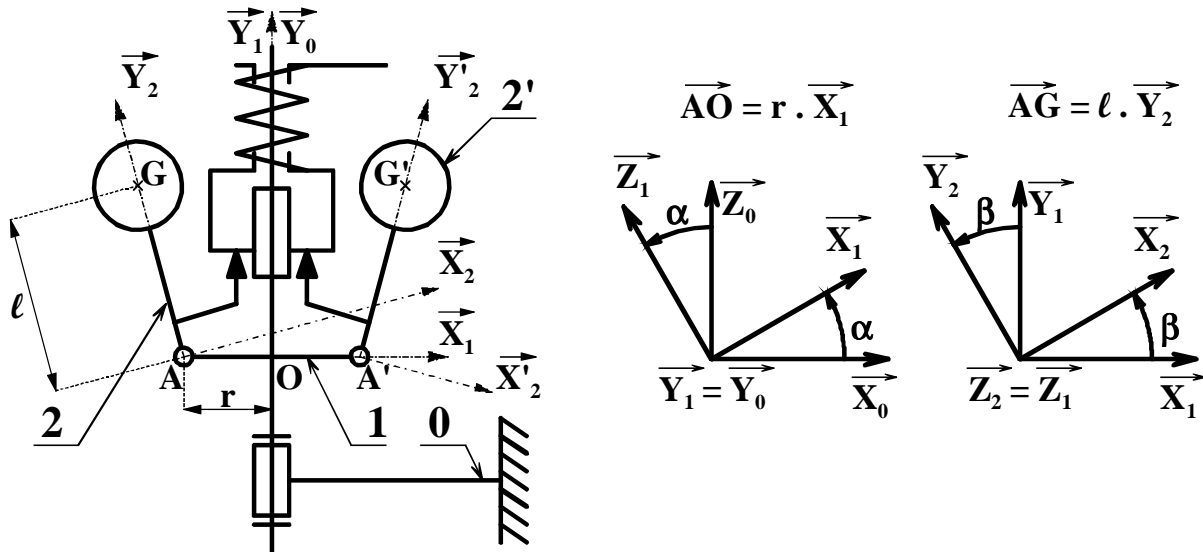
- ☞ D'un rotor 1 qui est en liaison pivot sur le bâti 0 et qui tourne à une vitesse $\dot{\alpha}$ proportionnelle à la vitesse du véhicule
- ☞ De deux masselottes 2 articulées sur le rotor 1 sur des axes orthogonaux à l'axe de rotation du rotor
- ☞ D'un levier 3, qui actionné indirectement (via un ressort) par les masselottes, commandera à son tour un distributeur régulant la pression p_r de pilotage du boîtier de commande.



Objectif du problème

Le but du problème est de déterminer le torseur dynamique des masselottes 2 et 2' ainsi que l'énergie cinétique de l'ensemble {rotor + masselottes} afin de préparer une étude dynamique du système.

Paramétrage et schématisation du régulateur centrifuge



- On pose :
- ☞ α : la position angulaire du rotor 1 par rapport au bâti 0.
 - ☞ β : la position angulaire de la masselotte 2 par rapport au rotor 1.
 - ☞ r : la distance entre l'axe du rotor et celui de la masselotte ($r = C^{te}$).
 - ☞ l : la distance entre l'axe de la masselotte et son centre d'inertie G ($l = C^{te}$).
 - ☞ $R_0(\vec{X}_0, \vec{Y}_0, \vec{Z}_0)$; $R_1(\vec{X}_1, \vec{Y}_1, \vec{Z}_1)$; $R_2(\vec{X}_2, \vec{Y}_2, \vec{Z}_2)$ et $R_2'(\vec{X}_2', \vec{Y}_2', \vec{Z}_2')$ les repères respectivement liés aux solides 0, 1, 2 et 2'.
 - ☞ A_1 , B_1 , C_1 , $-D_1$, $-E_1$ et $-F_1$ les différents moments et produits d'inertie de la matrice d'inertie du solide 1 au point O dans le repère R_1 .
 - ☞ A_2 , B_2 , C_2 , $-D_2$, $-E_2$ et $-F_2$ les différents moments et produits d'inertie de la matrice d'inertie du solide 2 au point A dans le repère R_2 .

Afin de simplifier les calculs, on suppose que :

- ☞ $\dot{\alpha}$: La vitesse angulaire du rotor 1 par rapport au bâti 0 est une constante
- ☞ $\dot{\beta}$: La vitesse angulaire de la masselotte 2 par rapport au rotor 1 est une constante

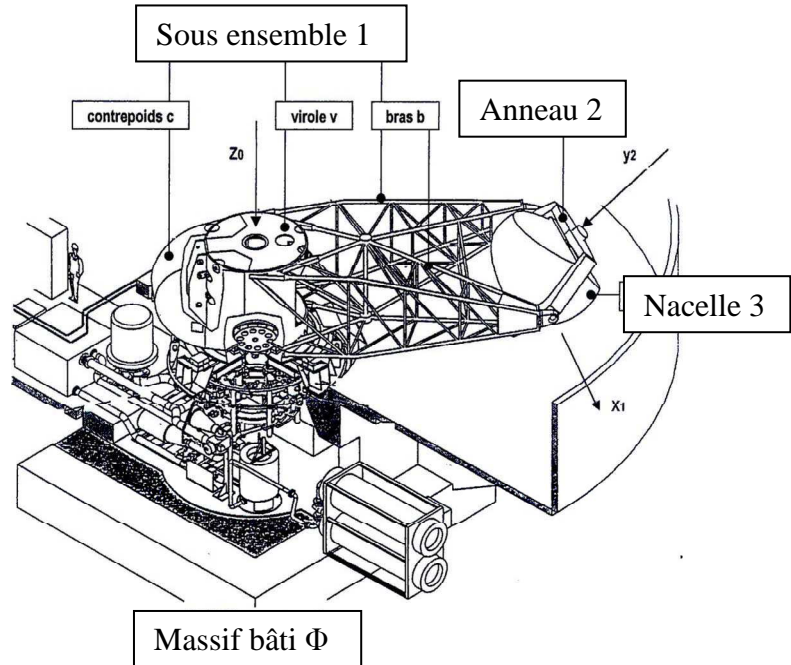
Travail demandé

- 1- Etant donné la forme des masselottes (voir page précédente) donner la forme de la matrice d'inertie $\underline{J}_G(2)$ du solide 2 et en G dans le repère R_2 .
- 2- Déterminer dans le repère R_2 les composantes en G du torseur cinétique de la masselotte 2 par rapport au repère R_0 .
- 3- Déterminer l'expression de l'énergie cinétique de l'ensemble {rotor + masselottes} par rapport au repère R_0 . Sachant que l'on a toujours $\beta' = -\beta$ les énergies cinétiques des deux masselottes sont identiques.
- 4- Déterminer dans le repère R_2 les composantes en G du torseur dynamique de la masselotte 2 par rapport au repère R_0 . En déduire en A les composantes dans R_2 de ce même torseur.

TD 2 : Centrifugeuse humaine

On s'intéresse à une centrifugeuse humaine dont on donne une description structurale ainsi que la modélisation cinématique. Le système étudié est constitué de 4 éléments principaux :

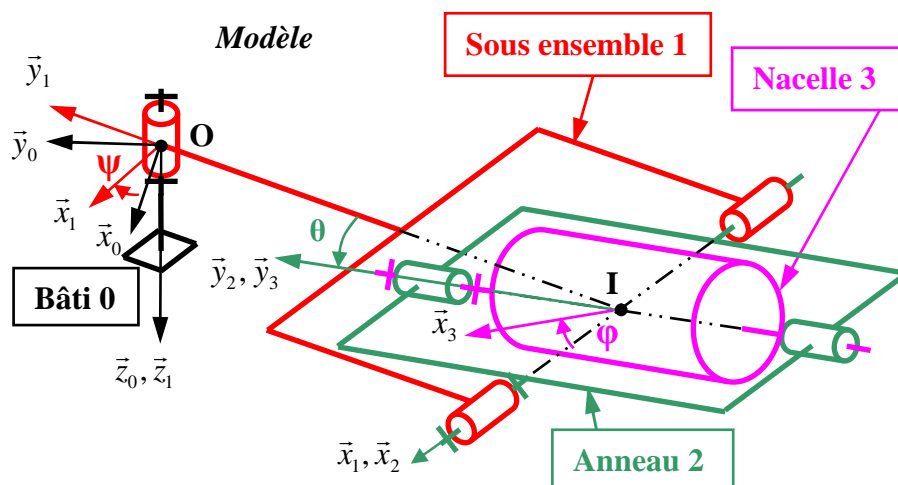
- un massif-bâti en béton Φ sur lequel est rigidement ancré un axe assurant le guidage en rotation du sous ensemble 1 autour d'un axe vertical,
- un sous ensemble 1 en rotation autour de l'axe vertical qui est composé d'un contrepoids c , d'une virole v et d'un bras en treillis tubulaire b ,
- un anneau 2, interposé entre la nacelle et le bras, autorisant les rotations autour des 2 axes orthogonaux (roulis et tangage),
- une nacelle instrumentée 3 équipée du siège pour le pilote.



Aux 4 éléments précédents s'ajoutent des équipements complémentaires comme :

- un générateur de puissance hydraulique,
- un réducteur pouvant transmettre une puissance de l'ordre de 1MW pour le mouvement de rotation du sous ensemble 1 par rapport à 0,
- une motorisation embarquée pour les mouvements de rotation de roulis et de tangage,
- un système d'asservissement pour chaque actionneur.

Cette conception permet de lier de façon univoque, les profils de position (ou de vitesse relative) engendrés au niveau de chaque liaison à l'évolution temporelle des 3 composantes d'accélération que subit le pilote. Ainsi les consignes de position ou de vitesse à appliquer aux liaisons sont directement déduites de l'accélération à reproduire. La vitesse de rotation du bras détermine l'intensité de l'accélération imposée au pilote et l'orientation de la nacelle en roulis et tangage fixe la direction de l'accélération imposée au pilote.



**Modélisation cinématique et paramétrage :**

Sur le modèle on considère que :

- le repère $\mathcal{R}_0 = (O, \vec{x}_0, \vec{y}_0, \vec{z}_0)$ est lié au bâti Φ , ce repère sera considéré comme galiléen. Le champ de la pesanteur est défini par $\vec{g} = +g \vec{z}_0$,
- le repère $\mathcal{R}_1 = (O, \vec{x}_1, \vec{y}_1, \vec{z}_0)$ est lié au sous ensemble 1 (composée du contrepoids c, de la virole v et du bras en treillis tubulaire b). La liaison 1/ Φ est considérée comme une liaison pivot parfaite d'axe (O, \vec{z}_0) , sa position est paramétrée par l'angle $\psi(t) = (\vec{x}_0, \vec{x}_1)$,
- le repère $\mathcal{R}_2 = (I, \vec{x}_2, \vec{y}_2, \vec{z}_2)$ est lié à l'anneau 2. La liaison 2/1 est considérée comme une liaison pivot parfaite d'axe (I, \vec{x}_1) , sa position est paramétrée par l'angle $\theta(t) = (\vec{y}_1, \vec{y}_2)$, θ est appelé angle de roulis,
- le repère $\mathcal{R}_3 = (I, \vec{x}_3, \vec{y}_2, \vec{z}_3)$ est lié à la nacelle 3 dans laquelle prend place le pilote. La liaison 3/2 est considérée comme une liaison pivot parfaite d'axe (I, \vec{y}_2) sa position est paramétrée par l'angle $\varphi(t) = (\vec{x}_2, \vec{x}_3)$

Données massiques :

- Sous ensemble (1) : Masse m_1 , centre de gravité G_1 tel que $\overrightarrow{OG_1} = a \vec{y}_1$

$$\text{Matrice d'inertie } \bar{I}_{G_1}(1) = \begin{bmatrix} A_1 & -F_1 & -E_1 \\ -F_1 & B_1 & -D_1 \\ -E_1 & -D_1 & C_1 \end{bmatrix}_{(G_1, \vec{x}_1, \vec{y}_1, \vec{z}_1)}$$

Le plan $(O, \vec{y}_1, \vec{z}_1)$ est un plan de symétrie pour le sous ensemble 1.

- Anneau (2) : Masse m_2 , centre de gravité I tel que $\overrightarrow{OI} = -R \vec{y}_1$

$$\text{Matrice d'inertie } \bar{I}_I(2) = \begin{bmatrix} A_2 & -F_2 & -E_2 \\ -F_2 & B_2 & -D_2 \\ -E_2 & -D_2 & C_2 \end{bmatrix}_{(I, \vec{x}_2, \vec{y}_2, \vec{z}_2)}$$

Les plans $(I, \vec{x}_2, \vec{y}_2)$ et $(I, \vec{y}_2, \vec{z}_2)$ sont des plans de symétrie pour le solide 2.

- Nacelle et pilote (3) : Masse m_3 , le centre de gravité reste confondu avec le point I

$$\text{Matrice d'inertie } \bar{I}_I(3) = \begin{bmatrix} A_3 & 0 & 0 \\ 0 & B_3 & 0 \\ 0 & 0 & C_3 \end{bmatrix}_{(I, \vec{x}_3, \vec{y}_2, \vec{z}_3)} = \begin{bmatrix} A_3 & 0 & 0 \\ 0 & B_3 & 0 \\ 0 & 0 & C_3 \end{bmatrix}_{(I, \vec{x}_2, \vec{y}_2, \vec{z}_2)}$$

Q.1. En tenant compte des données du problème, définir la forme simplifiée de la matrice d'inertie du sous ensemble 1 en G_1 dans la base 1.

Q.2. Déterminer le torseur cinétique de 1/0 au point O du sous ensemble 1 dans son mouvement par rapport au repère 0.

Q.3. En tenant compte des données du problème, définir la forme simplifiée de la matrice d'inertie de l'anneau 2 en I dans la base 2.

Q.4. Déterminer le torseur cinétique de 2/0 au point I du solide 2 dans son mouvement par rapport au repère 0.

Q.5. Déterminer le torseur cinétique de 3/0 au point I du solide 3 dans son mouvement par rapport au repère 0.

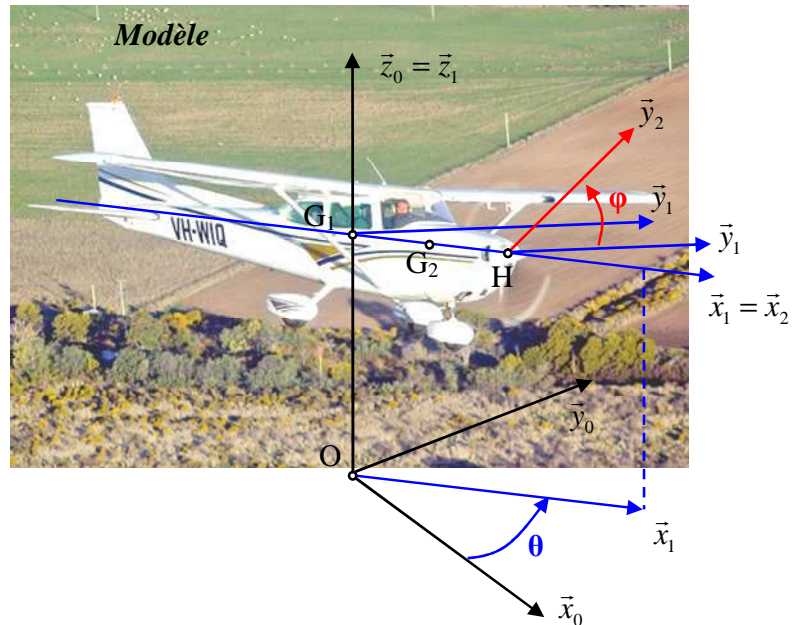
Q.6. En déduire le torseur cinétique de l'ensemble $E_1=2+3$ au point I dans son mouvement par rapport au repère 0.

Q.7. Déterminer le torseur dynamique de 1/0 au point O du sous ensemble 1 dans son mouvement par rapport au repère 0.

TD 3 : Avion léger a hélice

On s'intéresse à un avion léger à hélice dont on donne une description structurelle ainsi qu'une modélisation cinématique en phase de virage à plat.

Dans cette phase de vie, on suppose que l'avion est en régime moteur constant en vol horizontal d'abord rectiligne puis amorçant un virage à plat (action simplement sur le palonnier).



Modélisation cinématique :

- L'avion 1 auquel est associé le repère $\mathcal{R}_1 = (G_1, \vec{x}_1, \vec{y}_1, \vec{z}_1)$ est en vol horizontal par rapport à un référentiel galiléen lié au sol (repère $\mathcal{R}_0 = (O, \vec{x}_0, \vec{y}_0, \vec{z}_0)$). A l'instant initial de l'étude, le pilote amorce un virage à plat et l'avion tourne autour de l'axe (G_1, \vec{z}_1) d'un angle $\theta = (\vec{x}_0, \vec{x}_1)$.
- La partie rotorique 2 de l'avion, de masse m , est constituée de l'hélice et de l'arbre porte hélice, en liaison pivot d'axe (H, \vec{x}_1) par rapport à l'avion 1 de paramètre $\varphi = (\vec{y}_1, \vec{y}_2)$. L'ensemble 2 a

pour centre de gravité G_2 . On donne $I_{G_2}(2) = \begin{bmatrix} A_2 & 0 & 0 \\ 0 & B_2 & 0 \\ 0 & 0 & C_2 \end{bmatrix}_{(\vec{x}_2, \vec{y}_2, \vec{z}_2)}$.

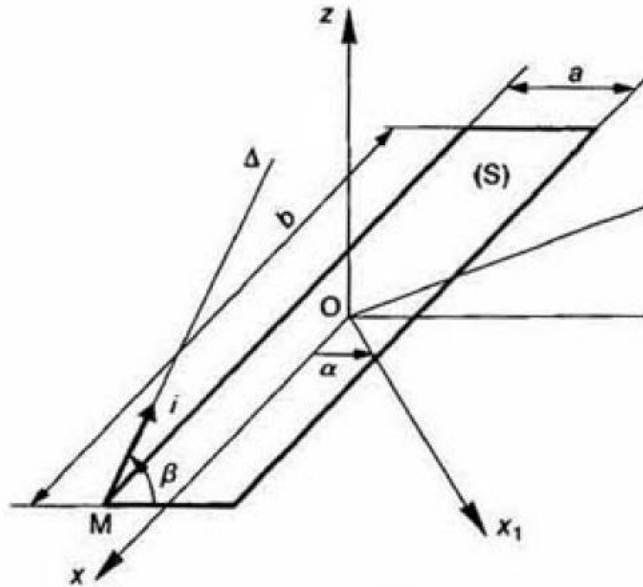
Q.1. Déterminer le moment cinétique de 2/0 au point G_2 du sous ensemble 2 dans son mouvement par rapport au repère \mathcal{R}_0 .

Q.2. Déterminer le moment dynamique de 2/0 au point G_2 du sous ensemble 2 dans son mouvement par rapport au repère \mathcal{R}_0 .

Q.3. On a $\varphi = \Omega.t$ avec $\Omega = \text{cte} > 0$ et $\theta = \omega.t$ avec $\omega = \text{cte} > 0$. Montrer que dans le cas où $B_2 = C_2$ (cas d'une hélice tripale), le moment dynamique se réduit à $\vec{\delta}_{G_2, 2/0} = A_2 \cdot \omega \Omega \vec{y}_1$.

TD 4 : Pale d'hélicoptère

Une pale d'hélicoptère est schématisée par une plaque rectangulaire (S) de largeur a , de longueur b et d'épaisseur négligeable. (S) est homogène, de masse m et de centre d'inertie O .



Soit $R(O, \vec{x}, \vec{y}, \vec{z})$ un repère lié à (S) tel que l'axe (O, \vec{x}) soit parallèle au plus grand côté du rectangle, et l'axe (O, \vec{z}) perpendiculaire au plan du rectangle.

Q1. Déterminer les moments d'inertie de (S) par rapport aux axes du repère $(O, \vec{x}, \vec{y}, \vec{z})$.

Q2. Déterminer les moments et les produits d'inertie de (S) par rapport aux axes du repère $(M, \vec{x}, \vec{y}, \vec{z})$ tel que : $\overrightarrow{OM} = \frac{b}{2}\vec{x} - \frac{a}{2}\vec{y}$.

Q3. Déterminer la matrice d'inertie de (S) au point O, dans la base $(\vec{x}, \vec{y}, \vec{z})$.

Q4. Déterminer la matrice d'inertie de (S) au point O, dans la base $(\vec{x}_1, \vec{y}_1, \vec{z})$, telle que : $(\vec{x}, \vec{x}_1) = \alpha$.

Q5. Déterminer la matrice d'inertie de (S) au point $M(\frac{b}{2}, -\frac{a}{2}, 0)$, dans la base $(\vec{x}, \vec{y}, \vec{z})$.

Q6. Déterminer le moment d'inertie de (S) par rapport à l'axe de rotation de la pale $\Delta(M, \vec{i})$, tel que : $\vec{i} = \cos \beta \vec{y} + \sin \beta \vec{z}$.