# TD 1: Stabilisateur vertical pour appareil photo - Sujet

L'utilisation du mode vidéo, en haute définition sur les appareils photo réflex et légers, pose aux photographes le problème de la stabilisation de l'image.

Les nacelles gyrostabilisées, installées sur une perche portée par les deux mains de l'utilisateur et sur lesquelles se fixe l'appareil photographique permettent de corriger les perturbations dues aux mouvements de l'utilisateur selon trois axes de rotations. Néanmoins, elles ne permettent pas de réduire les perturbations verticales dues à la marche ou à la course de l'utilisateur.

Pour résoudre ce problème, un constructeur commercialise un stabilisateur vertical à installer entre la perche et la nacelle gyrostabilisée.

# C1-05 C2-07 Appareil photo (4) Nacelle gyrostabilisée trois axes (3) Bras (2') Bras (2)

Concours Centrale Supelec 2021 - PSI.

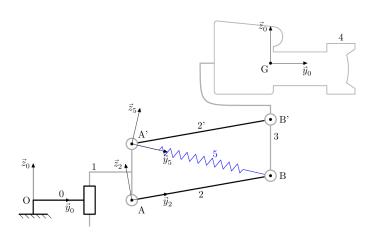
B2-14

## Vérification du respect de l'exigence relative à la position d'équilibre

Le cahier des charges précise que le stabilisateur peut être utilisé avec des appareils photo de masse comprise entre 0,350 kg et 1,550 kg<sup>1</sup>.

#### Objectif

L'objectif de cette partie est de vérifier que la conception est assez robuste vis-à-vis du facteur de masse de l'appareil photo pour satisfaire l'exigence 1.1 relative à la position d'équilibre du système.



Le mécanisme étudié dont la modélisation retenue est donnée (figure 1.2). La nacelle gyrostabilisée est schématisée par la barre (3). Le support (1), faisant l'objet d'une liaison encastrement avec la perche, est supposé être en mouvement de translation par rapport au sol (0) autorisé par une glissière fictive. Ce modèle est paramétré par :

- ▶ le repère terrestre  $\mathcal{R}_0$  (O,  $\vec{x}_0$ ,  $\vec{y}_0$ ,  $\vec{z}_0$ ) supposé galiléen avec  $\vec{z}_0$  vertical ascendant;
- ▶ le repère  $\Re_1$  ( A,  $\vec{x}_0$ ,  $\vec{y}_0$ ,  $\vec{z}_0$ ) lié au support (1) avec  $\overrightarrow{OA} = y_A \vec{y}_0 + z_{pert} \vec{z}_0$ ; ▶ le repère  $\Re_2$  ( A,  $\vec{x}_0$ ,  $\vec{y}_2$ ,  $\vec{z}_2$ ) lié au bras (2) avec  $\alpha = (\vec{y}_0, \vec{y}_2) = (\vec{z}_0, \vec{z}_2)$ ;
- ▶ le repère  $\Re'_2(A', \vec{x}_0, \vec{y}_2, \vec{z}_2)$  lié au bras (2') avec  $\overrightarrow{AA'} = l\vec{z}_0$ ;

#### 1: Exigence 1

FIGURE 1.1 - Exigence 1.1

FIGURE 1.2 – Schéma cinématique plan et paramétrage du mécanisme

La plage de fonctionnement du mécanisme est limitée par la géométrie des bras (2) et (2') avec  $\alpha \in [-35^{\circ}, 45^{\circ}]$ ,  $l = 25 \text{ mm}, L = 52 \text{ mm}, y_G = 5 \text{ mm et}$  $z_G = 200 \text{ mm}.$ 

▶ le repère  $\Re_3$  ( B,  $\vec{x}_0$ ,  $\vec{y}_0$ ,  $\vec{z}_0$ ) lié à la nacelle gyrostabilisée (3) et à l'appareil photo (4) liés rigidement entre eux avec  $\overrightarrow{AB} = L\vec{y}_2$ . Le centre d'inertie de l'ensemble  $\{(3) + (4)\}$  est noté G, avec  $\overrightarrow{BG} = y_G \vec{y}_0 + z_G \vec{z}_0$ ;

▶ le repère  $\Re_5$  ( A',  $\vec{x}_0$ ,  $\vec{y}_5$ ,  $\vec{z}_5$ ) est défini tel que  $\overrightarrow{A'B} = L_r \vec{y}_5$  avec  $\beta = (\vec{y}_0, \vec{y}_5) = (\vec{z}_0, \vec{z}_5)$ .

Le ressort de traction (5) de raideur  $K_r$  et de longueur à vide  $L_{r0}$  possède une tension initiale  $F_{r0}$  lorsque  $L_r = L_{r0}$ . Il est relié d'une part au support (1) et d'autre part au solide (3) aux points d'ancrage respectivement A' et B.

Pour cette étude la nacelle gyrostabilisée (3) et l'appareil photo (4) sont considérés comme formant un seul solide de masse  $m_{34} = m_3 + m_4$  avec  $m_3 = 1,250$  kg. La masse et l'inertie des autres solides sont négligés.

En utilisant une fermeture géométrique, on peut montrer que  $\tan \beta = \frac{L \sin \alpha - l}{L \cos \alpha}$  et que la longueur du ressort  $L_r$  peut s'exprimer sous la forme  $L_r = \sqrt{L^2 + l^2 - 2Ll \sin \alpha}$ .

Dans cette partie, l'étude est conduite avec les hypothèses suivantes :

- ▶ les liaisons sont parfaites;
- ▶ la modélisation est plane;
- ▶ il n'y pas de perturbation  $(z_{pert} = 0)$ .

#### Vérification de l'exigence relative à la plage de fonctionnement

L'action mécanique du ressort de traction (5) sur la nacelle gyrostabilisée (3) est modélisée par le torseur  $\{\mathcal{F}_{5\to3}\}$ :  $\{\mathcal{F}_{5\to3}\}=\left\{\begin{array}{c}F_r\vec{y}_5\\\overrightarrow{0}\end{array}\right\}_{\scriptscriptstyle \mathrm{R}}$ .

**Question 1** Exprimer la composante de résultante d'action mécanique  $F_r$  en fonction de l'angle  $\alpha$ , des paramètres géométriques du système et des paramètres du ressort.

**Question 2** Déterminer la direction des actions mécaniques de liaison exercées par le bras (2) sur la nacelle (3) et par le bras (2') sur la nacelle (3) **On pourra raisonner en statique)**.

**Question 3** Afin de déterminer la position d'équilibre de l'ensemble  $\{(3) + (4)\}$ , proposer sans calcul, une démarche claire qui permette d'exprimer l'effort nécessaire du ressort de traction (5) sur la nacelle gyrostabilisée (3) **On pourra raisonner en statique)**.

**Question 4** Exprimer l'équation scalaire traduisant l'équilibre du mécanisme en fonction des angles  $\alpha$ ,  $\beta$ , de la masse  $m_{34}$  et de la composante de résultante d'action mécanique  $F_r$ .

Dès lors, il est posible de tracer l'angle d'équilibre  $\alpha_0$  en fonction de la masse de l'appareil photo  $m_4$  (figure 1.3).

**Question 5** En donnant les valeurs des angles d'équilibre pour les deux valeurs extrêmes de masse, vérifier le respect de l'exigence 1.1.1. relative à la plage de fonctionnement.

#### Éléments de correction

1. 
$$F_r = -F_{r0} - K_r \left(\sqrt{L^2 + l^2 - 2Ll \sin \alpha} - L_{r0}\right).$$

$$\overrightarrow{F}_{2'3} = F_{2'3} \overrightarrow{y_2}.$$

4. 
$$ZF_r = -m_{34}g \frac{\cos \alpha}{\sin(\alpha - \beta)}$$
.

5. −9° à 18°.

**FIGURE 1.3** – Angle d'équilibre  $\alpha_0$  en fonction de la masse de l'appareil photo  $m_4$ 

# TD 1: Stabilisateur vertical pour appareil photo – Corrigé

# Vérification du respect de l'exigence relative à la position d'équilibre

#### Objectif

L'objectif de cette partie est de vérifier que la conception est assez robuste vis-à-vis du facteur de masse de l'appareil photo pour satisfaire l'exigence 1.1 relative à la position d'équilibre du système.

#### Vérification de l'exigence relative à la plage de fonctionnement

**Question 1** Exprimer la composante de résultante d'action mécanique  $F_r$  en fonction de l'angle  $\alpha$ , des paramètres géométriques du système et des paramètres du ressort.

#### Correction

En utilisant la définition de la force de rappel du ressort de traction (en tension ici) et avec  $L_{r0}$  la longueur à vide du ressort on a  $F_r \overrightarrow{y_5} = -K_r (L_r - L_{r0}) \overrightarrow{y_5}$ . En utilisant l'expression

précédente :  $F_r = -K_r \left( \sqrt{L^2 + l^2 - 2Ll \sin \alpha} - L_{r0} \right)$ 

Avec la définition de l'effort de traction donnée par l'énoncé, on peut aussi être tenté d'écrire  $F_r \overrightarrow{y_5} = -[F_{r0} + K_r (L_r - L_{r0})] \overrightarrow{y_5}$ . En utilisant l'expression précédente :  $\boxed{F_r = -\left[F_{r0} + K_r \left(\sqrt{L^2 + l^2 - 2Ll \sin \alpha} - L_{r0}\right)\right]}.$ 

**Question 2** Déterminer la direction des actions mécaniques de liaison exercées par le bras (2) sur la nacelle (3) et par le bras (2') sur la nacelle (3) **On pourra raisonner en statique)**.

#### Correction

Il est fait l'hypothèse que le problème est plan dans le plan  $(0, \overrightarrow{y_0}, \overrightarrow{z_0})$ . Les torseurs d'actions mécaniques associés aux liaisons pivot d'axe  $\overrightarrow{z_0}$  sont donc des glisseurs. Les solides (2) et (2') sont tous soumis à deux glisseurs :

- ▶ d'une part,  $\{\mathscr{F}(1 \to 2)\}$  (pivot d'axe  $(A, \overrightarrow{x_0})$ ) et  $\{\mathscr{F}(3 \to 2)\}$  (pivot d'axe  $(B, \overrightarrow{x_0})$ ) sont des glisseurs;
- ▶ d'autre part,  $\{\mathscr{F}(1 \to 2')\}$  (pivot d'axe  $(A', \overrightarrow{x_0})$ )et  $\{\mathscr{F}(3 \to 2')\}$  (pivot d'axe  $(B', \overrightarrow{x_0})$ ) sont des glisseurs.

D'après le PFS appliqué successivement à (2) et (2'), solides soumis à deux glisseurs, alors on a  $\{\mathscr{F}(3\to 2)\} + \{\mathscr{F}(1\to 2)\} = \{0\}$  et  $\{\mathscr{F}(3\to 2')\} + \{\mathscr{F}(1\to 2')\} = \{0\}$ . Les actions mécaniques sont de même norme, de même direction (droites (AB) et (A'B') soit vecteur  $\overrightarrow{y_2}$ ).

De plus, 
$$\overrightarrow{F}_{23} = F_{23}\overrightarrow{y_2}$$
 et  $\overrightarrow{F}_{2'3} = F_{2'3}\overrightarrow{y_2}$ 

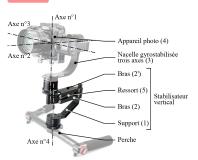
**Question 3** Afin de déterminer la position d'équilibre de l'ensemble  $\{(3) + (4)\}$ , proposer sans calcul, une démarche claire qui permette d'exprimer l'effort nécessaire

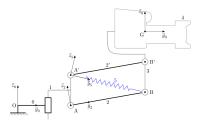
Concours Centrale Supelec 2021 - PSI.

B2-14

C1-05

C2-07

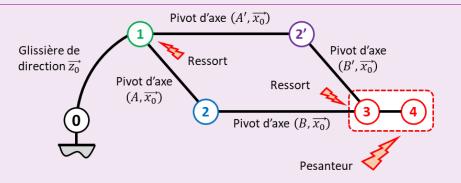




**FIGURE 1.4** – Rappel – Schéma cinématique plan et paramétrage du mécanisme

du ressort de traction (5) sur la nacelle gyrostabilisée (3) **On pourra raisonner en statique)**.

#### Correction



On isole l'ensemble  $\{(3)+(4)\}$ .

On réalise le bilan des actions mécaniques :

- ► action mécanique de (2') sur (3), de direction  $\overrightarrow{y_2}$ ;
- $\blacktriangleright$  action mécanique de (2) sur (3), de direction  $\overrightarrow{y_2}$ ;
- ▶ action mécanique de la pesanteur sur {(3)+(4)};
- $\blacktriangleright$  action du ressort sur  $\{(3)+(4)\}$ .

Il faut écrire une équation du PFS permettant de ne pas faire apparaître les actions dans les deux liaisons pivot. Il faut donc réaliser un théorème de la résultante statique en projection sur  $\overrightarrow{z_2}$  (perpendiculaire à  $\overrightarrow{y_2}$ ).

**Question 4** Exprimer l'équation scalaire traduisant l'équilibre du mécanisme en fonction des angles  $\alpha$ ,  $\beta$ , de la masse  $m_{34}$  et de la composante de résultante d'action mécanique  $F_r$ .

#### Correction

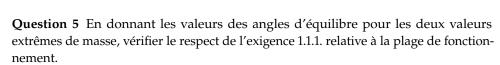


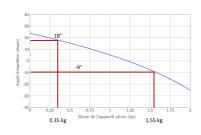
- ▶ la projection de l'action du ressort sur  $\overrightarrow{z_2}$ :  $F_r \overrightarrow{y_5} \cdot \overrightarrow{z_2} = F_r \cos \left(-\beta + \frac{\pi}{2} + \alpha\right) = -F_r \sin (\alpha \beta);$
- ▶ la projection de l'action de pesanteur sur  $\overrightarrow{z_2}$ :  $-m_{34}g\overrightarrow{z_0} \cdot \overrightarrow{z_2} = -m_{34}g\cos\alpha$ .

On applique le TRS en projection sur  $\overrightarrow{z_2}$  et on a :

$$\underbrace{\overline{R\left(2^{\prime}\rightarrow3\right)}\cdot\overrightarrow{z_{2}}}_{\overrightarrow{0}}+\underbrace{\overline{R\left(2\rightarrow3\right)}\cdot\overrightarrow{z_{2}}}_{\overrightarrow{0}}+\overline{R\left(\mathrm{Pes}\rightarrow3\right)}\cdot\overrightarrow{z_{2}}+\overline{R\left(\mathrm{Res}\rightarrow3\right)}\cdot\overrightarrow{z_{2}}=0.$$

On a donc  $-m_{34}g\cos\alpha - F_r\sin(\alpha - \beta) = 0$  et  $F_r = -m_{34}g\frac{\cos\alpha}{\sin(\alpha - \beta)}$ 





#### Correction

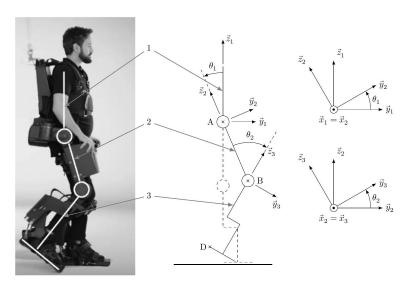
On peut lire en figure 1.3 que pour une masse d'appareil comprise entre 0,35 et 1,55 kg, l'angle d'équilibre varie de 18 à  $-9^{\circ}$ . Cet intervalle est compris dans l'intervalle  $[-35^{\circ},45^{\circ}]$ . L'exigence 1.1.1 est donc satisfaite.

## TD<sub>2</sub>

# Exosquelette Atalante – Sujet

#### Contexte

Pensé pour minimiser le temps de formation pour le patient et le thérapeute, l'exosquelette Atalante (figure 1.10), développé par la société Wandercraft a pour volonté d'optimiser les séances de rééducation, et à terme d'aboutir à une solution permettant l'autonomie quasi totale du patient. En effet, ce système permet la verticalisation et des déplacements pouvant s'affranchir de toute dépendance à une tierce personne. De par sa liberté d'utilisation pour le patient, les bénéfices sont importants : possibilité de retours sensoriels, flexibilité de l'entrainement à la marche et à la course ou encore personnalisation des programmes proposés.



Les hypothèses et notations seront les suivantes (figure 1.6):

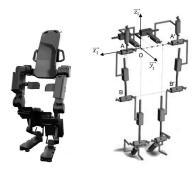
- ▶ l'étude est menée dans le plan sagittal  $(A, \vec{y}_1, \vec{z}_1)$ , où  $\vec{z}_1$  est vertical ascendant;
- ▶ les différentes caractéristiques de dimension, masse et inertie des différents solides sont précisées figure 1.7,1.8,1.9;
- ▶ le buste 1 étant animé d'un mouvement de translation rectiligne uniforme par rapport au référentiel terrestre, il est considéré comme galiléen;
- ▶ l'étude se limite à la partie de la marche pour laquelle une des deux jambes est totalement décollée du sol (de 70% à 100% de la foulée);
- ▶ le buste 1 est en liaison pivot d'axe  $(A, \vec{x}_1)$  avec la cuisse 2; on note  $\theta_1 = (\vec{y}_1, \vec{y}_2) = (\vec{z}_1, \vec{z}_2)$ ;
- ▶ l'ensemble {pied+tibia 3 , considéré comme solidaire, est en liaison pivot d'axe  $(B, \vec{x}_1)$  avec la cuisse 2; on note  $\theta_2 = (\vec{y}_2, \vec{y}_3) = (\vec{z}_2, \vec{z}_3)$ ;
- ▶ les liaisons décrites précédemment sont supposées parfaites.

#### Objectif

Définir un modèle dynamique de l'exosquelette et montrer la nécessité de mettre en place un asservissement.

Afin d'élaborer une commande pour l'exosquelette, il est nécessaire au préalable de définir un modèle dynamique représentatif de son comportement. Seule la commande

Centrale Supelec PSI 2023.



**FIGURE 1.5** – Exosquelette Atalante et modélisation 3D associée

**FIGURE 1.6** – Modélisation utilisée pour la marche en ligne droite

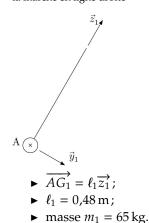
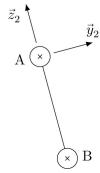
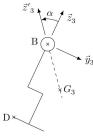


FIGURE 1.7 – Buste 1



- $ightharpoonup \overrightarrow{BG_2} = \ell_2 \overrightarrow{z_2} \text{ avec } \ell_2 =$
- $ightharpoonup \overrightarrow{BA} = L_2 \overrightarrow{z_2} \text{ avec } L_2 =$
- ▶ masse  $m_2 = 15 \text{ kg}$ ;
- $\blacktriangleright I_A(2)$

Figure 1.8 - Cuisse 2



- $ightharpoonup \overrightarrow{DB} = L_3 \overrightarrow{z_3} \text{ avec } L_3 =$
- $\overrightarrow{DG_3} = \ell_0 \overrightarrow{y_3} + \ell_3 \overrightarrow{z_3} \text{ avec}$   $\ell_0 = 0.2 \text{ m}, \ell_3 = 0.3 \text{ m}$   $\overrightarrow{BG_3} = -L_0 \overrightarrow{z_3}'$
- ▶ masse  $m_3 = 18 \text{ kg}$ ;
- $I_{G_3}(3) = \begin{pmatrix} I_{x3} & 0 & 0 \\ 0 & I_{y3} & I_{yz3} \\ 0 & I_{yz3} & I_{z3} \end{pmatrix}_{(\overrightarrow{x_3}, \overrightarrow{y_3}, \overrightarrow{z_3})};$

FIGURE 1.9 – Tibia + Pied 3

des articulations sagittales de hanche et de genou d'une jambe lorsqu'elle est décollée du sol sera considérée ici (cas de la marche en ligne droite) avec les hypothèses et notations supplémentaires suivante :

- ▶ la liaison pivot entre 1 et 2 est équipée d'un actionneur dont le couple de sortie (appliqué par 1 sur 2) est noté  $C_1$ ;
- ▶ la liaison pivot entre 2 et 3 est équipée d'un actionneur dont le couple de sortie (appliqué par 2 sur 3) est noté  $C_2$ ;
- on note respectivement  $C_{\text{genou}}$  et  $C_{\text{hanche}}$ , les couples appliqués par le patient au niveau des articulations de genou et de hanche.

#### Comportement dynamique de l'exosquelette

On pose pour la suite :  $\overrightarrow{BG_3} = -L_0\vec{z}'$ . On note  $\alpha$  l'angle entre  $\vec{z}'_3$  et  $\vec{z}_3$  :  $\alpha = (\vec{y}_3, \vec{y}'_3) =$  $(\vec{z}_3, \vec{z}'_3)$ . On montre que  $L_0 = \sqrt{l_0^2 + (L_3 - l_3)^2}$  et  $\alpha = \arcsin\left(\frac{l_0}{L_0}\right)$  avec  $L_0 = 0.32$  m et

Question 1 Déterminer l'expression de l'accélération du point G<sub>3</sub> appartenant à l'ensemble {pied+tibia} 3 dans son mouvement par rapport au buste 1, en fonction de  $L_0, L_2, \theta_1, \theta_2$  et leurs dérivées temporelles.

**Question 2** Déterminer l'expression de la projection suivant  $\vec{x}_1$  du moment dynamique en A de l'ensemble { pied+tibia } 3 dans son mouvement par rapport au buste  $1, \vec{\delta}_{A,3/1} \cdot \vec{x}_1$ , sous la forme :  $\vec{\delta}_{A,3/1} \cdot \vec{x}_1 = A_1 \ddot{\theta}_1 + A_2 \ddot{\theta}_2 + A_3 \dot{\theta}_1^2 + A_4 (\dot{\theta}_1 + \dot{\theta}_2)^2$ . Préciser les expressions littérales de  $A_1$ ,  $A_2$ ,  $A_3$  et  $A_4$  en fonction des différentes caractéristiques géométriques, de masses et d'inerties de l'exosquelette.

**Question 3** Proposer une démarche permettant de déterminer l'expression de  $C_1$ , l'action mécanique exercée sur la cuisse 2 par l'actionneur correspondant. Préciser le(les) ensemble(s) isolé(s), le(s) bilan(s) des actions mécaniques extérieurs, le(s) théorème(s) utilisé(s) et la(les) équation(s) utile(s).

**Question 4** Déterminer l'expression de  $C_1$  en fonction de  $\theta_1$ ,  $\theta_2$ , leurs différentes dérivées, de Chanche et des différentes caractéristiques géométriques, de masses et d'inerties de l'exosquelette.

D'une manière similaire aux questions précédentes, l'application du principe fondamental de la dynamique à l'ensemble {pied+tibia} 3 permet d'obtenir l'expression de  $C_2$ , le couple fourni par l'actionneur de genou sagittal :  $C_2 = \left[I_{x3} + m_3 L_0^2\right] (\ddot{\theta}_1 + \ddot{\theta}_2) +$  $m_3L_2L_0 \left[ \ddot{\theta}_1 \cos(\theta_2 + \alpha) + \dot{\theta}_1^2 \sin(\theta_2 + \alpha) \right] + m_3gL_0 \sin(\theta_2 + \theta_1 + \alpha) - C_{\text{genou}}.$ 

Question 5 Déduire des deux équations précédentes que le modèle dynamique considéré peut s'écrire sous la forme matricielle suivante :  $\begin{pmatrix} C_1 \\ C_2 \end{pmatrix} = M_1 \begin{pmatrix} \theta_1 \\ \ddot{\theta}_2 \end{pmatrix} +$ 

 $M_2 \begin{pmatrix} \dot{\theta}_1 \\ \dot{\theta}_2 \end{pmatrix} + C + M_3 \begin{pmatrix} C_{\text{hanche}} \\ C_{\text{genou}} \end{pmatrix}$  où C est une matrice colonne et  $M_1$ ,  $M_2$  et  $M_3$  sont des matrices 2 × 2. Donner l'expression littérale des coefficients de C,  $M_1$ ,  $M_2$  et  $M_3$ par des relations non linéaires des paramètres de mouvement  $(\theta_1, \theta_2)$ , leurs dérivés premières et des différentes caractéristiques géométriques, de masses et d'inerties du problème.

#### TD<sub>2</sub>

# **Exosquelette Atalante – Corrigé**

#### Comportement dynamique de l'exosquelette

**Question 1** Déterminer l'expression de l'accélération du point  $G_3$  appartenant à l'ensemble {pied+tibia} 3 dans son mouvement par rapport au buste 1, en fonction de  $L_0, L_2, \theta_1, \theta_2$  et leurs dérivées temporelles.

#### Correction

Correction

On cherche 
$$\overrightarrow{\Gamma(G_3,3/1)} = \frac{\mathrm{d}}{\mathrm{d}t} \left[ \overrightarrow{V(G_3,3/1)} \right]_{\mathcal{R}_1}.$$

$$\overrightarrow{V(G_3,3/1)} = \frac{\mathrm{d}}{\mathrm{d}t} \left[ \overrightarrow{AB} + \overrightarrow{BG_3} \right]_{\mathcal{R}_1} = \frac{\mathrm{d}}{\mathrm{d}t} \left[ -L_2 \overrightarrow{z_2} - L_0 \overrightarrow{z_3}' \right]_{\mathcal{R}_1} = (\dot{\theta}_1 + \dot{\theta}_2) \overrightarrow{x_3} \wedge \overrightarrow{z_3}'$$

$$= L_2 \dot{\theta}_1 \overrightarrow{y_2} + L_0 \left( \dot{\theta}_1 + \dot{\theta}_2 \right) \overrightarrow{y_3}'.$$
Par suite,  $\overrightarrow{\Gamma(G_3,3/1)} = L_2 \ddot{\theta}_1 \overrightarrow{y_2} + L_2 \dot{\theta}_1^2 \overrightarrow{z_2} + L_0 \left( \ddot{\theta}_1 + \ddot{\theta}_2 \right) \overrightarrow{y_3}' + L_0 \left( \dot{\theta}_1 + \dot{\theta}_2 \right)^2 \overrightarrow{z_3}'.$ 

**Question 2** Déterminer l'expression de la projection suivant  $\vec{x}_1$  du moment dynamique en A de l'ensemble { pied+tibia } 3 dans son mouvement par rapport au buste  $1, \vec{\delta}_{A,3/1} \cdot \vec{x}_1$ , sous la forme :  $\vec{\delta}_{A,3/1} \cdot \vec{x}_1 = A_1 \ddot{\theta}_1 + A_2 \ddot{\theta}_2 + A_3 \dot{\theta}_1^2 + A_4 \left(\dot{\theta}_1 + \dot{\theta}_2\right)^2$ . Préciser les expressions littérales de  $A_1, A_2, A_3$  et  $A_4$  en fonction des différentes caractéristiques géométriques, de masses et d'inerties de l'exosquelette.

#### Centrale Supelec PSI 2023.



**FIGURE 1.10** – Exosquelette Atalante et modélisation 3D associée

# On cherche $\overrightarrow{\delta(A,3/1)} \cdot \overrightarrow{x_1}$ . On a $\overrightarrow{\delta(A,3/1)} \cdot \overrightarrow{x_1}$ = $(\overrightarrow{\delta(G_3,3/1)} + \overrightarrow{AG_3} \wedge m_3 \overrightarrow{\Gamma(G_3,3/1)}) \cdot \overrightarrow{x_1}$ = $(\frac{d}{dt} \left[ \overrightarrow{\sigma(G_3,3/1)} \right]_{\mathcal{R}_1} + \overrightarrow{AG_3} \wedge m_3 \overrightarrow{\Gamma(G_3,3/1)}) \cdot \overrightarrow{x_1}$ . Or, en $G_3$ , centre d'inertie de 3, $\overrightarrow{\sigma(G_3,3/1)} = I_{G_3}(3) \overrightarrow{\Omega(3/1)} = \begin{pmatrix} I_{x3} & 0 & 0 \\ 0 & I_{y3} & I_{y23} \\ 0 & I_{y23} & I_{z3} \end{pmatrix}_{\mathcal{R}_3}$ $(\dot{\theta}_1 + \dot{\theta}_2) \overrightarrow{x_3} = I_{x3} (\dot{\theta}_1 + \dot{\theta}_2) \overrightarrow{x_3}$ . Par suite, $\overrightarrow{\delta(A,3/1)} \cdot \overrightarrow{x_1} = \left(\frac{d}{dt} \left[ \overrightarrow{\sigma(G_3,3/1)} \right]_{\mathcal{R}_1} \cdot \overrightarrow{x_1} + \left( \overrightarrow{AG_3} \wedge m_3 \overrightarrow{\Gamma(G_3,3/1)} \right) \cdot \overrightarrow{x_1} \right)$

$$= \left(\frac{\mathrm{d}}{\mathrm{d}t} \left[ \overrightarrow{\sigma(G_3, 3/1)} \cdot \overrightarrow{x_1} \right]_{\mathcal{R}_1} - \overrightarrow{\sigma(G_3, 3/1)} \cdot \underbrace{\frac{\mathrm{d}}{\mathrm{d}t} \left[ \overrightarrow{x_1} \right]_{\mathcal{R}_1}}_{0} + \left( \overrightarrow{AG_3} \wedge m_3 \overrightarrow{\Gamma(G_3, 3/1)} \right) \cdot \overrightarrow{x_1} \right)$$

$$= I_{x3} \left( \ddot{\theta}_1 + \ddot{\theta}_2 \right) + \left( \left( -L_2 \overrightarrow{z_2} - L_0 \overrightarrow{z_3}' \right) \wedge m_3 \left( L_2 \ddot{\theta}_1 \overrightarrow{y_2} + L_2 \dot{\theta}_1^2 \overrightarrow{z_2} + L_0 \left( \ddot{\theta}_1 + \ddot{\theta}_2 \right) \overrightarrow{y_3}' + L_0 \left( \dot{\theta}_1 + \dot{\theta}_2 \right)^2 \overrightarrow{z_3}' \right) \right) \cdot \overrightarrow{x_1}$$

$$= \ddot{\theta}_1 \left( I_{x3} + m_3 L_2^2 + L_2 m_3 L_0 \cos(\theta_2 + \alpha) + m_3 L_0 L_2 \cos(\theta_2 + \alpha) + m_3 L_0^2 \right)$$

$$\ddot{\theta}_{2} \left( I_{x3} + L_{2} m_{3} L_{0} \cos \left( \theta_{2} + \alpha \right) + m_{3} L_{0}^{2} \right) + \dot{\theta}_{1}^{2} \left( m_{3} L_{0} L_{2} \sin \left( \theta_{2} + \alpha \right) \right) + \dot{\theta}_{2}^{2} \left( m_{3} L_{0} L_{2} \sin \left( \theta_{2} + \alpha \right) \right) + \dot{\theta}_{3}^{2} \left( m_{3} L_{0} L_{2} \sin \left( \theta_{2} + \alpha \right) \right) + \dot{\theta}_{3}^{2} \left( m_{3} L_{0} L_{2} \sin \left( \theta_{2} + \alpha \right) \right) + \dot{\theta}_{3}^{2} \left( m_{3} L_{0} L_{2} \sin \left( \theta_{2} + \alpha \right) \right) + \dot{\theta}_{3}^{2} \left( m_{3} L_{0} L_{2} \sin \left( \theta_{2} + \alpha \right) \right) + \dot{\theta}_{3}^{2} \left( m_{3} L_{0} L_{2} \sin \left( \theta_{2} + \alpha \right) \right) + \dot{\theta}_{3}^{2} \left( m_{3} L_{0} L_{2} \sin \left( \theta_{2} + \alpha \right) \right) + \dot{\theta}_{3}^{2} \left( m_{3} L_{0} L_{2} \sin \left( \theta_{2} + \alpha \right) \right) + \dot{\theta}_{3}^{2} \left( m_{3} L_{0} L_{2} \sin \left( \theta_{2} + \alpha \right) \right) + \dot{\theta}_{3}^{2} \left( m_{3} L_{0} L_{2} \sin \left( \theta_{2} + \alpha \right) \right) + \dot{\theta}_{3}^{2} \left( m_{3} L_{0} L_{2} \sin \left( \theta_{2} + \alpha \right) \right) + \dot{\theta}_{3}^{2} \left( m_{3} L_{0} L_{2} \sin \left( \theta_{2} + \alpha \right) \right) + \dot{\theta}_{3}^{2} \left( m_{3} L_{0} L_{2} \sin \left( \theta_{2} + \alpha \right) \right) + \dot{\theta}_{3}^{2} \left( m_{3} L_{0} L_{2} \sin \left( \theta_{2} + \alpha \right) \right) + \dot{\theta}_{3}^{2} \left( m_{3} L_{0} L_{2} \sin \left( \theta_{2} + \alpha \right) \right) + \dot{\theta}_{3}^{2} \left( m_{3} L_{0} L_{2} \sin \left( \theta_{2} + \alpha \right) \right) + \dot{\theta}_{3}^{2} \left( m_{3} L_{0} L_{2} \sin \left( \theta_{2} + \alpha \right) \right) + \dot{\theta}_{3}^{2} \left( m_{3} L_{0} L_{2} \sin \left( \theta_{2} + \alpha \right) \right) + \dot{\theta}_{3}^{2} \left( m_{3} L_{0} L_{2} \sin \left( \theta_{2} + \alpha \right) \right) + \dot{\theta}_{3}^{2} \left( m_{3} L_{0} L_{2} \sin \left( \theta_{2} + \alpha \right) \right) + \dot{\theta}_{3}^{2} \left( m_{3} L_{0} L_{2} \sin \left( \theta_{2} + \alpha \right) \right) + \dot{\theta}_{3}^{2} \left( m_{3} L_{0} L_{2} \sin \left( \theta_{2} + \alpha \right) \right) + \dot{\theta}_{3}^{2} \left( m_{3} L_{0} L_{2} \sin \left( \theta_{2} + \alpha \right) \right) + \dot{\theta}_{3}^{2} \left( m_{3} L_{0} L_{2} \sin \left( \theta_{2} + \alpha \right) \right) + \dot{\theta}_{3}^{2} \left( m_{3} L_{0} L_{2} \sin \left( \theta_{2} + \alpha \right) \right) + \dot{\theta}_{3}^{2} \left( m_{3} L_{0} L_{2} \sin \left( \theta_{2} + \alpha \right) \right) + \dot{\theta}_{3}^{2} \left( m_{3} L_{0} L_{2} \sin \left( \theta_{2} + \alpha \right) \right) + \dot{\theta}_{3}^{2} \left( m_{3} L_{0} L_{2} \cos \left( \theta_{2} + \alpha \right) \right) + \dot{\theta}_{3}^{2} \left( m_{3} L_{0} L_{2} \cos \left( \theta_{2} + \alpha \right) \right) + \dot{\theta}_{3}^{2} \left( m_{3} L_{0} L_{2} \cos \left( \theta_{2} + \alpha \right) \right) + \dot{\theta}_{3}^{2} \left( m_{3} L_{0} L_{2} \cos \left( \theta_{2} + \alpha \right) \right) + \dot{\theta}_{3}^{2} \left( m_{3} L_{0} L_{2} \cos \left( \theta_{2} + \alpha \right) \right) + \dot{\theta}_{3}^{2} \left( m_{3} L_{0} L_{2} \cos \left( \theta_{2} + \alpha \right) \right) + \dot{\theta}_{3}^{2} \left( m_{3} L_{0$$

$$(\dot{\theta}_{1} + \dot{\theta}_{2})^{2} (-L_{2}m_{3}L_{0}\sin(\theta_{2} + \alpha))$$

$$\begin{cases}
A_{1} = I_{x3} + m_{3}L_{2}^{2} + 2m_{3}L_{0}L_{2}\cos(\theta_{2} + \alpha) + m_{3}L_{0}^{2} \\
B_{1} = I_{x3} + m_{3}L_{0}L_{2}\cos(\theta_{2} + \alpha) + m_{3}L_{0}^{2} \\
C_{1} = m_{3}L_{0}L_{2}\sin(\theta_{2} + \alpha) \\
D_{1} = -m_{3}L_{0}L_{2}\sin(\theta_{2} + \alpha)
\end{cases}$$

**Question 3** Proposer une démarche permettant de déterminer l'expression de  $C_1$ ,

l'action mécanique exercée sur la cuisse 2 par l'actionneur correspondant. Préciser le(les) ensemble(s) isolé(s), le(s) bilan(s) des actions mécaniques extérieurs, le(s) théorème(s) utilisé(s) et la(les) équation(s) utile(s).

#### Correction

- ▶ On isole l'ensemble  $\{2 + 3\}$ .
- ▶ Bilan des actions mécaniques :
  - liaison pivot en A telle que  $\overrightarrow{\mathcal{M}(A, 1 \to 2)} \cdot \overrightarrow{x_1} = 0$ ;
  - actionneur de 1 sur 2 tel que  $\overrightarrow{\mathcal{M}(A, 1 \to 2_m)} \cdot \overrightarrow{x_1} = C_1$ ;
  - action du patient sur la hanche telle que  $\overline{\mathcal{M}(A, 1 \to 2_p)} \cdot \overrightarrow{x_1} = C_{\text{hanche}}$ ;
  - action de la pesanteur sur 2 en G<sub>2</sub>;
  - action de la pesanteur sur 3 en *G*<sub>3</sub>.
- ▶ On écrit alors le théorème du moment dynamique en A en projection sur  $\overrightarrow{x_0}$ .

**Question 4** Déterminer l'expression de  $C_1$  en fonction de  $\theta_1$ ,  $\theta_2$ , leurs différentes dérivées, de Chanche et des différentes caractéristiques géométriques, de masses et d'inerties de l'exosquelette.

#### Correction

Détermination des actions mécaniques.

▶ 
$$\overrightarrow{M}(A, \text{pes} \to 2) \cdot \overrightarrow{x_1} = \left(\overrightarrow{AG_2} \land -m_2 g \overrightarrow{z_1}\right) \cdot \overrightarrow{x_1} = \left((l_2 - L_2) \overrightarrow{z_2} \land -m_2 g \overrightarrow{z_1}\right) \cdot \overrightarrow{x_1} = m_2 g (l_2 - L_2) \sin \theta_1;$$

$$\frac{m_2 g (l_2 - L_2) \sin \theta_1;}{\mathcal{M} (A, \text{pes} \to 3) \cdot \overrightarrow{x_1}} = \left( \overrightarrow{AG_3} \land -m_3 g \overrightarrow{z_1} \right) \cdot \overrightarrow{x_1} = \left( \left( -L_2 \overrightarrow{z_2} - L_0 \overrightarrow{z_3}' \right) \land -m_3 g \overrightarrow{z_1} \right) \cdot \overrightarrow{x_1} \\
= \left( \left( L_2 \overrightarrow{z_2} + L_0 \overrightarrow{z_3}' \right) \land m_3 g \overrightarrow{z_1} \right) \cdot \overrightarrow{x_1} = -m_3 g (L_2 \sin \theta_1 + L_0 \sin (\alpha + \theta_2 + \theta_1)).$$

Le TMD en *A* appliqué 2+3 en projections sur  $\overrightarrow{x_1}$  se traduit donc par :

$$C_1 + C_{\text{hanche}} - m_3 g \left( L_2 \sin \theta_1 + L_0 \sin \left( \alpha + \theta_2 + \theta_1 \right) \right) + m_2 g \left( l_2 - L_2 \right) \sin \theta_1 = A_1 \ddot{\theta}_1 + A_2 \ddot{\theta}_2 + A_3 \dot{\theta}_1^2 + A_4 \left( \dot{\theta}_1 + \dot{\theta}_2 \right)^2.$$

Question 5 Déduire des deux équations précédentes que le modèle dynamique considéré peut s'écrire sous la forme matricielle suivante :  $\begin{pmatrix} C_1 \\ C_2 \end{pmatrix} = M_1 \begin{pmatrix} \ddot{\theta}_1 \\ \ddot{\theta}_2 \end{pmatrix} +$ 

$$M_2 \begin{pmatrix} \dot{\theta}_1 \\ \dot{\theta}_2 \end{pmatrix} + C + M_3 \begin{pmatrix} C_{\text{hanche}} \\ C_{\text{genou}} \end{pmatrix}$$
 où  $C$  est une matrice colonne et  $M_1$ ,  $M_2$  et  $M_3$  sont

des matrices 2  $\times$  2. Donner l'expression littérale des coefficients de C,  $M_1$ ,  $M_2$  et  $M_3$ par des relations non linéaires des paramètres de mouvement  $(\theta_1, \theta_2)$ , leurs dérivés premières et des différentes caractéristiques géométriques, de masses et d'inerties du problème.

#### Correction

On a: 
$$\begin{cases} C_1 = -C_{\text{hanche}} + m_3 g \left( L_2 \sin \theta_1 + L_0 \sin \left( \alpha + \theta_2 + \theta_1 \right) \right) - m_2 g \left( l_2 - L_2 \right) \sin \theta_1 - A_1 \ddot{\theta}_1 - A_2 \ddot{\theta}_2 - A_3 \dot{\theta}_1^2 \\ C_2 = \left[ I_{x3} + m_3 L_0^2 \right] \left( \ddot{\theta}_1 + \ddot{\theta}_2 \right) + m_3 L_2 L_0 \left[ \ddot{\theta}_1 \cos \left( \theta_2 + \alpha \right) + \dot{\theta}_1^2 \sin \left( \theta_2 + \alpha \right) \right] + m_3 g L_0 \sin \left( \theta_2 + \theta_1 + \alpha \right) \\ \text{Par identification: } M_1 = \begin{pmatrix} -A_1 & -A_2 \\ \left[ I_{x3} + m_3 L_0^2 \right] + m_3 L_2 L_0 \cos \left( \theta_2 + \alpha \right) & \left[ I_{x3} + m_3 L_0^2 \right] \end{pmatrix}, \\ M_2 = \begin{pmatrix} -A_3 \dot{\theta}_1 & 0 \\ 0 & m_3 L_2 L_0 \dot{\theta}_1 \sin \left( \theta_2 + \alpha \right) \end{pmatrix}, \\ M_3 = \begin{pmatrix} -1 & 0 \\ 0 & -1 \end{pmatrix}$$

Par identification: 
$$M_1 = \begin{pmatrix} -A_1 & -A_2 \\ [I_{x3} + m_3 L_0^2] + m_3 L_2 L_0 \cos(\theta_2 + \alpha) & [I_{x3} + m_3 L_0^2] \end{pmatrix}$$

$$M_2 = \begin{pmatrix} -A_3\theta_1 & 0 \\ 0 & m_3L_2L_0\dot{\theta}_1\sin(\theta_2 + \alpha) \end{pmatrix}$$
$$M_3 = \begin{pmatrix} -1 & 0 \\ 0 & -1 \end{pmatrix}$$



et 
$$C = \begin{pmatrix} m_3 g (L_2 \sin \theta_1 + L_0 \sin (\alpha + \theta_2 + \theta_1)) - m_2 g (l_2 - L_2) \sin \theta_1 - A_4 (\dot{\theta}_1 + \dot{\theta}_2)^2 \\ m_3 g L_0 \sin (\theta_2 + \theta_1 + \alpha) \end{pmatrix}$$
.

Si on part du principe que le vecteur C ne doit pas dépendre de  $\dot{\theta}_1$  et  $\dot{\theta}_2$  on obtient cette autre solution :

autre solution : 
$$M_1 = \begin{pmatrix} -A_1 & -A_2 \\ [I_{x3} + m_3 L_0^2] + m_3 L_2 L_0 \cos{(\theta_2 + \alpha)} & [I_{x3} + m_3 L_0^2] \end{pmatrix},$$

$$M_2 = \begin{pmatrix} -(A_3 + A_4) \dot{\theta}_1 - 2A_4 \dot{\theta}_2 & -A_4 (\dot{\theta}_2 + 2\dot{\theta}_1) \\ 0 & m_3 L_2 L_0 \dot{\theta}_1 \sin{(\theta_2 + \alpha)} \end{pmatrix},$$

$$M_3 = \begin{pmatrix} -1 & 0 \\ 0 & -1 \end{pmatrix}$$

$$\text{et } C = \begin{pmatrix} m_3 g \left( L_2 \sin{\theta_1} + L_0 \sin{(\alpha + \theta_2 + \theta_1)} \right) - m_2 g \left( l_2 - L_2 \right) \sin{\theta_1} \\ m_3 g L_0 \sin{(\theta_2 + \theta_1 + \alpha)} \end{pmatrix}.$$



# TD 3 Gyrolock – Sujet

Centrale Supelec PSI 2022.

#### Effet gyroscopique et modélisation du stabilisateur

#### Objectif

Étudier les actions mécaniques créées par le système GyroLock, définir et régler la chaine d'asservissement de l'étrier puis modéliser le comportement du stabilisateur grâce à une étude dynamique.

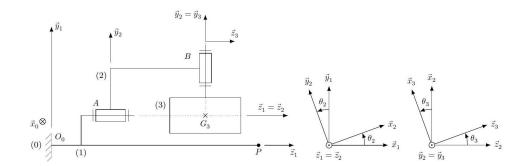
#### C1-05

C2-09

#### Étude de l'effet gyroscopique généré par le système GyroLock

Pour déterminer les actions mécaniques créées par le système GyroLock sur le stabilisateur (1), un modèle simplifié du mécanisme, donné figure 1.11, est utilisé. Ce modèle simplifié, dans lequel la liaison entre le stabilisateur (1) et la table d'opération (0) est modélisée par un encastrement, permet :

- ▶ d'étudier l'effet gyroscopique  $c_x(t)$  créé par le système GyroLock permettant de compenser l'effet de l'effort cardiaque, sans prendre en compte le mouvement du stabilisateur (1);
- ▶ de déterminer les conditions d'utilisation du système GyroLock afin de minimiser les autres actions mécaniques créées et considérées comme indésirables.



**FIGURE 1.11** – Schéma cinématique simplifié du mécanisme (représenté pour  $\theta_2 = \theta_3 = 0$ ) et figures de changement

Le système GyroLock, dont la modélisation est donnée figure 1.11, est composé de trois solides :

- ▶ le support, relié au stabilisateur (1) de repère associé  $\Re_1(O_0, \vec{x}_1, \vec{y}_1, \vec{z}_1)$ , en liaison encastrement au point  $O_0$  avec la table d'opération (0);
- ▶ l'étrier (2) de repère associé  $\Re_2(A, \vec{x}_2, \vec{y}_2, \vec{z}_1 = \vec{z}_2)$  tel que  $\theta_2 = (\vec{x}_1, \vec{x}_2) = (\vec{y}_1, \vec{y}_2)$ ;
- ▶ la toupie (3) de repère associé  $\Re_3(B, \vec{x}_3, \vec{y}_2 = \vec{y}_3, \vec{z}_3)$  tel que  $\theta_3 = (\vec{x}_2, \vec{x}_3) = (\vec{z}_2, \vec{z}_3)$ .

Pour la modélisation des actions mécaniques extérieures, les hypothèses suivantes sont adoptées :

▶ les actions mécaniques dues à la pesanteur sont négligées devant les effets dynamiques; Toutes les liaisons sont supposées parfaites et les caractéristiques inertielles des solides sont les suivantes :

- étrier (2) : masse et inertie négligeables;
- ▶ toupie (3) : masse  $m_3$ , centre d'inertie  $G_3$  tel que  $\overrightarrow{O_0G_3} = L_{G_3} \vec{z}_1 + H_{G_3} \vec{y}_1$ . L'axe  $(G_3, \vec{y}_3 = \vec{y}_2)$  étant un axe de symétrie de révolution de la toupie (3), sa matrice d'inertie au point  $G_3$  s'exprime dans la base  $\mathfrak{B}_2$  sous la forme  $\mathcal{F}(G_3, 3) =$

$$\left[\begin{array}{cccc} A_3 & 0 & 0 \\ 0 & B_3 & 0 \\ 0 & 0 & A_3 \end{array}\right]_{\Re 2}.$$

▶ l'action mécanique transmise par la liaison encastrement entre les solides (0) et (1) est modélisée au point  $G_3$  par  $\{\mathcal{T}_{0\rightarrow 1}\}=\left\{\begin{array}{c} X_{01}\vec{x}_1+Y_{01}\vec{y}_1+Z_{01}\vec{z}_1\\ L_{01}\vec{x}_1+M_{01}\vec{y}_1+N_{01}\vec{z}_1\end{array}\right\}_{G_3}$ .

Le référentiel  $\Re_0(O_0, \vec{x}_0, \vec{y}_0, \vec{z}_0)$  lié à la table d'opération (0) est galiléen.

**Question 1** Exprimer, dans la base  $\mathcal{B}_2$ , le moment cinétique au point  $G_3$  du solide (3) en mouvement dans le référentiel  $\mathcal{B}_0$ , noté  $\vec{\sigma}$  ( $G_3$ , 3/0).

**Question 2** En déduire, dans la base  $\mathcal{B}_2$ , le moment dynamique au point  $G_3$  du solide (3) en mouvement dans le référentiel  $\mathcal{R}_0$ , noté  $\vec{\delta}$  ( $G_3$ , 3/0).

**Question 3** Après avoir clairement précisé le système isolé et le théorème utilisé, exprimer  $L_{01}$ ,  $M_{01}$  et  $N_{01}$  en fonction de  $\theta_2$ ,  $\theta_3$  (et leurs dérivées temporelles),  $A_3$  et  $B_3$ .

Lorsque la toupie (3) tourne avec une vitesse constante  $\omega_3$  par rapport à l'étrier (2),

l'expression des moments  $L_{01}$ ,  $M_{01}$  et  $N_{01}$  est la suivante :  $\begin{cases} L_{01}(t) = -c_x(t)\cos\theta_2(t) \\ M_{01}(t) = -c_x(t)\sin\theta_2(t) \\ N_{01}(t) = A_3\ddot{\theta}_2(t) \end{cases} .$ 

où  $c_x(t) = B_3 \omega_3 \dot{\theta}_2(t) = K_3 \dot{\theta}_2(t)$  correspond à l'effet gyroscopique.

L'action du cœur sur le stabilisateur est modélisée par un glisseur de résultante  $\vec{R}_{c\to 1} = f_c \vec{y}_1$  au point P tel que  $\overrightarrow{O_0P} = L\vec{z}_1$ .

Les moments  $L_{01}$ ,  $M_{01}$  et  $N_{01}$  doivent rester faibles afin de limiter les déformations de l'attache reconfigurable liant le stabilisateur (1) à la table d'opération (0).

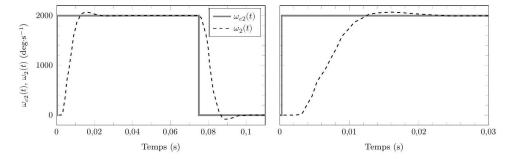
**Question 4** En supposant que la toupie (3) tourne à vitesse constante par rapport à l'étrier (2), exprimer  $\dot{\theta}_2$  en fonction de  $K_3$ ,  $\theta_2$ ,  $f_c$  et  $L-L_{G_3}$  permettant de garantir  $L_{01}=0$  et de compenser l'effet de l'effort cardiaque  $f_c$ .

**Question 5** Donner une condition sur l'angle  $\theta_2$  et sur l'accélération angulaire  $\ddot{\theta}_2$  afin que les moments  $M_{01}$  et  $N_{01}$  soient faibles.

L'étrier (2) doit être piloté en vitesse de rotation pour que l'effet gyroscopique  $c_x(t) = K_3\dot{\theta}_2(t)$  compense l'effet de l'effort cardiaque. La campagne expérimentale présentée en partie I a permis de déterminer que la fréquence fondamentale de l'effort cardiaque  $f_c(t)$  est de 1,5 Hz.

La réponse de l'étrier (2) sera considérée comme suffisamment réactive si le temps de réponse à 5% de la vitesse  $\dot{\theta}_2(t) = \omega_2(t)$  pour une consigne  $\dot{\theta}_{c2}(t) = \omega_{c2}(t)$  en échelon est d'un ordre inférieur à la demi-période du signal perturbateur  $f_c(t)$ .

La réponse expérimentale à un échelon de vitesse  $\omega_{c2}(t)$  d'amplitude 2000deg · s<sup>-1</sup> est représentée figure 1.12.



**FIGURE 1.12** – Réponse expérimentale de l'étrier et consigne associée (à droite, zoom sur le régime transitoire)

Les transformées de Laplace de  $\omega_2(t)$ ,  $\omega_{c2}(t)$ ,  $\theta_2(t)$  et  $c_x(t)$  sont notées  $\Omega_2(p)$ ,  $\Omega_{c2}(p)$ ,  $\theta_2(p)$  et  $C_x(p)$ .

**Question 6** Vérifier que la condition de réactivité énoncée ci-dessus est respectée. Justifier que la fonction de transfert de l'étrier (2)  $H_2(p) = \frac{\Omega_2(p)}{\Omega_{c2}(p)}$  peut alors être approchée par un gain statique  $K_2$  de valeur à préciser. Il faut s'assurer que la position  $\theta_2$  de l'étrier (2) ne s'éloigne pas trop de sa position de référence  $\theta_2^* = 0$ . Le non-respect de cette condition, appelé dérive de l'étrier, génère un moment parasite  $M_{01}$  responsable d'un déplacement du point P selon  $\vec{x}_1$ .





### TD 3

# Gyrolock – Corrigé

Centrale Supelec PSI 2022. Corrigé proposé par l'UPSTI.

#### Effet gyroscopique et modélisation du stabilisateur

#### Objectif

Étudier les actions mécaniques créées par le système GyroLock, définir et régler la chaine d'asservissement de l'étrier puis modéliser le comportement du stabilisateur grâce à une étude dynamique.

#### C1-05

C2-09

#### Étude de l'effet gyroscopique généré par le système GyroLock

**Question 1** Exprimer, dans la base  $\mathcal{B}_2$ , le moment cinétique au point  $G_3$  du solide (3) en mouvement dans le référentiel  $\mathcal{R}_0$ , noté  $\vec{\sigma}$  ( $G_3$ , 3/0).

#### Correction

Au centre d'inertie on a :  $\overrightarrow{\sigma}(G_3,3/0) = \mathcal{F}(G_3,3)\overrightarrow{\Omega}(3/0)$  avec par composition des vitesses  $\overrightarrow{\Omega}(3/0) = \underbrace{\overrightarrow{\Omega}(3/2) + \overrightarrow{\Omega}(2/1) + \overrightarrow{\Omega}(1/0)}_{\dot{\theta}_3 \overrightarrow{y}_2} \underbrace{\overrightarrow{\theta}_2 \overrightarrow{z}_2}_{\dot{\theta}_2 \overrightarrow{z}_2} \underbrace{\overrightarrow{0}}_{\dot{\theta}}$  exprimée dans la base  $\mathfrak{B}_2$ . Alors :  $\overrightarrow{\sigma}(G_3,3/0) = B_3\dot{\theta}_3\overrightarrow{y}_2 + A_3\dot{\theta}_2\overrightarrow{z}_2$ .

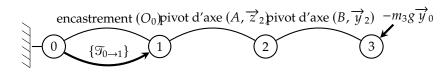
**Question 2** En déduire, dans la base  $\mathcal{B}_2$ , le moment dynamique au point  $G_3$  du solide (3) en mouvement dans le référentiel  $\mathcal{B}_0$ , noté  $\vec{\delta}$  ( $G_3$ , 3/0).

#### Correction

Toujours au centre d'inertie on a

$$\overrightarrow{\delta}(G_3, 3/0) = \left. \frac{\overrightarrow{d\sigma}(G_3, 3/0)}{\overrightarrow{dt}} \right|_0 = -B_3 \dot{\theta}_2 \dot{\theta}_3 \overrightarrow{x}_2 + B_3 \ddot{\theta}_3 \overrightarrow{y}_2 + A_3 \ddot{\theta}_2 \overrightarrow{z}_2 \right|$$

**Question 3** Après avoir clairement précisé le système isolé et le théorème utilisé, exprimer  $L_{01}$ ,  $M_{01}$  et  $N_{01}$  en fonction de  $\theta_2$ ,  $\theta_3$  (et leurs dérivées temporelles),  $A_3$  et  $B_3$ .



#### Correction

Pour la clarté on propose le graphe des liaisons ci-desus avec les différentes actions mécaniques qui s'exercent sur le système.

On isole le système  $\Sigma = \{1 + 2 + 3\}$  soumis à :

- l'action de (0) sur (1) en  $G_3 : \{\mathcal{T}_{0\to 1}\};$
- l'action du poids en  $G_3 : -m_3 g \overrightarrow{y}_0$ .

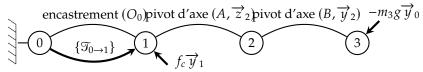
On applique le théorème du moment dynamique au système  $\Sigma$  au point  $G_3$ :

$$\overrightarrow{\delta}(G_3,\Sigma/0) = L_{01}\overrightarrow{x}_1 + M_{01}\overrightarrow{y}_1 + N_{01}\overrightarrow{z}_1$$

Or  $\overrightarrow{\delta}(G_3, \Sigma/0) = \overrightarrow{\delta}(G_3, 3/0)$  car **on néglige les effets dynamiques de (1) et (2)**. Par conséquent :  $-B_3\dot{\theta}_2\dot{\theta}_3\overrightarrow{x}_2 + B_3\ddot{\theta}_3\overrightarrow{y}_2 + A_3\ddot{\theta}_2\overrightarrow{z}_2 = L_{01}\overrightarrow{x}_1 + M_{01}\overrightarrow{y}_1 + N_{01}\overrightarrow{z}_1$ . Dans la base  $\mathfrak{B}_1$  on obtient le système d'équations :

$$\begin{cases} L_{01}(t) = -B_3\dot{\theta}_3\dot{\theta}_2\cos(\theta_2(t)) - B_3\ddot{\theta}_3\sin(\theta_2) \\ M_{01}(t) = -B_3\dot{\theta}_3\dot{\theta}_2\sin(\theta_2(t)) + B_3\ddot{\theta}_3\cos(\theta_2) \\ N_{01}(t) = A_3\ddot{\theta}_2(t) \end{cases}$$

**Question 4** En supposant que la toupie (3) tourne à vitesse constante par rapport à l'étrier (2), exprimer  $\dot{\theta}_2$  en fonction de  $K_3$ ,  $\theta_2$ ,  $f_c$  et  $L-L_{G_3}$  permettant de garantir  $L_{01}=0$  et de compenser l'effet de l'effort cardiaque  $f_c$ .



#### Correction

Le nouveau graphe de liaison est donné ci-dessus.

On reprend la stratégie précédente mais on ajoute le moment en  $G_3$  provoqué par la résultante  $\overrightarrow{R}_{c \to 1}$  en  $P: \overrightarrow{M}\left(G_3, \overrightarrow{R}_{c \to 1}\right) = \overrightarrow{G_3P} \wedge f_c \overrightarrow{y}_1 = (L-L_{G_3})f_c \overrightarrow{x}_1$ . L'équation du mouvement précédente écrite dans la base  $\mathscr{B}_1$  donne alors le système d'équations :

$$\left\{ \begin{array}{l} L_{01}(t) + (L - L_{G_3}) f_c = -K_3 \dot{\theta}_2 \cos(\theta_2(t)) \\ M_{01}(t) = -K_3 \dot{\theta}_2 \sin(\theta_2(t)) \\ N_{01}(t) = A_3 \ddot{\theta}_2(t) \end{array} \right.$$

En particulier si on veut  $L_{01}=0$  alors  $\theta_2=-\frac{(L-L_{G_3})f_c}{K_3\cos(\theta_2(t))}$  en faisant attention à avoir  $|\theta_2|<\frac{\pi}{2}$ .

**Question 5** Donner une condition sur l'angle  $\theta_2$  et sur l'accélération angulaire  $\ddot{\theta}_2$  afin que les moments  $M_{01}$  et  $N_{01}$  soient faibles.

#### Correction

D'après le système d'équations de la question précédente :

- ▶ si on veut  $N_{01} \rightarrow 0$  alors il faut  $\ddot{\theta}_2 \rightarrow 0$  (accélération angulaire très faible);
- ▶ si on veut  $M_{01} \rightarrow 0$  alors en prenant  $\theta_2 \ll 1$  rad on a une chance d'y arriver.

**Remarque :** d'après la question 8, si on prend  $\omega_3$  très grand alors  $\dot{\theta}_2$  est potentiellement très petit ce qui aide à « écraser »  $M_{01}$ .

**Question 6** Vérifier que la condition de réactivité énoncée ci-dessus est respectée. Justifier que la fonction de transfert de l'étrier (2)  $H_2(p) = \frac{\Omega_2(p)}{\Omega_{c2}(p)}$  peut alors être approchée par un gain statique  $K_2$  de valeur à préciser. Il faut s'assurer que la position  $\theta_2$  de l'étrier (2) ne s'éloigne pas trop de sa position de référence  $\theta_2^* = 0$ . Le nonrespect de cette condition, appelé dérive de l'étrier, génère un moment parasite  $M_{01}$  responsable d'un déplacement du point P selon  $\vec{x}_1$ .



#### Correction

La période du signal perturbateur est  $T_c = \frac{1}{f_c}$ , donc la demi période est  $\frac{T_c}{2} = \frac{1}{2f_c} = 0,33$ s.

Si on veut respecter la condition de réactivité il faut donc que le temps de réponse à 5% soit inférieur à 0,033s.

On lit sur le graphe de droite en figure 7 que la valeur finale est atteinte avant 0,03s donc le temps de réponse à 5% est d'autant plus petit et **la condition de réactivité est respectée**.

Si on considère le système très réactif, comme celui-ci est précis on peut supposer que

$$H_2(p) = \frac{\Omega_2(p)}{\Omega_{c2}(p)} = K_2 = 1$$
.

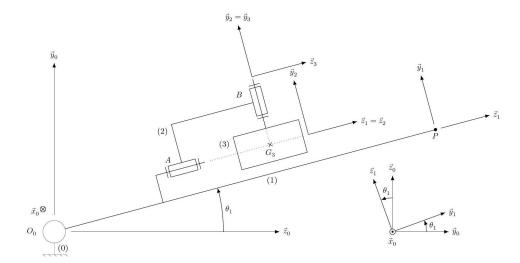


# TD 4

# Gyrolock - Sujet

Centrale Supelec PSI 2022.

#### Comportement dynamique du stabilisateur



C1-05

C2-09

**FIGURE 1.13** – Modèle cinématique du système GyroLock (représenté pour  $\theta_2 = \theta_3 = 0$ )

Dans la modélisation retenue (figure 1.15), une liaison pivot non parfaite permet de représenter la flexibilité de l'attache reconfigurable. La table d'opération (0) est supposée fixe et le référentiel  $\mathcal{R}_0$   $(O_0, \vec{x}_0, \vec{y}_0, \vec{z}_0)$  lié à la table (0) est galiléen. Au stabilisateur (1) est associé le repère  $\mathcal{R}_1$   $(O_0, \vec{x}_0 = \vec{x}_1, \vec{y}_1, \vec{z}_1)$  avec  $\theta_1 = (\vec{y}_0, \vec{y}_1) = (\vec{z}_0, \vec{z}_1)$ . Le point P tel que  $O_0P = L$  représente le bout du stabilisateur (1) en contact avec la zone à opérer.

#### Paramétrage, notations et hypothèses

- ▶ La liaison pivot d'axe  $(O_0, \vec{x}_0)$  entre les solides (0) et (1) possède une raideur k et un coefficient de frottement visqueux f, d'où  $\vec{M}$   $(O_0, 0 \rightarrow 1) \cdot \vec{x}_0 = -(k\theta_1 + f\dot{\theta}_1)$ ;
- ▶ les autres liaisons sont supposées parfaites;
- ▶ l'action du cœur sur le stabilisateur (1) est modélisée par  $\{\mathcal{T}_{c\to 1}\}=\left\{\begin{array}{c} f_c\vec{y}_1\\ \hline 0 \end{array}\right\}_p$ ;
- ▶ seul le déplacement vertical du point P est pris en compte. On note  $y(t) = -\overrightarrow{O_0P} \cdot \overrightarrow{y_0}$ ;
- ▶ le stabilisateur (1) est de masse  $m_1$  et possède un centre d'inertie  $G_1$  tel que  $\overrightarrow{O_0G_1} = L_{G_1}\overrightarrow{z}_1$  et l'opérateur d'inertie est  $\mathcal{F}(G_1,1) = \begin{bmatrix} A_1 & 0 & 0 \\ 0 & A_1 & 0 \\ 0 & 0 & C_1 \end{bmatrix}$ ;
- ▶ la masse et l'inertie de l'étrier (2) sont négligeables;
- ▶ la toupie (3) est de masse  $m_3$  et possède un centre d'inertie  $G_3$  tel que  $\overline{O_0G_3} = L_{G_3}\vec{z}_1 + H_{G_3}\vec{y}_1$ ;
- ▶ les figures de changement de base sont données figures 6 et 9;
- les actions mécaniques dues à la pesanteur sont négligées devant les effets dynamiques. Q 14. Sans détailler les calculs, donner la méthode permettant de déterminer la loi de mouvement du stabilisateur (équation différentielle en  $\theta_1(t)$ ). L'ensemble isolé, l'inventaire des actions mécaniques extérieures, le théorème utilisé et sa projection scalaire sont à préciser clairement.

**Question 1** Exprimer  $\vec{\delta}(O_0, 1/0) \cdot \vec{x}_0$ , la projection sur  $\vec{x}_0$  du moment dynamique au point  $O_0$  du solide (1) en mouvement dans le référentiel  $\Re_0$ .

**Question 2** Exprimer littéralement la vitesse  $\vec{V}(G_3, 3/0)$  dans la base  $\mathfrak{B}_1$ , puis l'accélération  $\vec{\Gamma}(G_3, 3/0)$  dans la base  $\mathfrak{B}_1$ .

**Question 3** En conservant les conditions de fonctionnement ci-contre <sup>2</sup>, il est possible de montrer que  $\vec{\delta}$  ( $G_3$ , 3/0)  $\cdot \vec{x}_0 = A_3 \ddot{\theta}_1 - c_x(t)$  avec  $c_x(t) = B_3 \omega_3 \dot{\theta}_2$  (résultat admis sans démonstration). En déduire  $\vec{\delta}$  ( $O_0$ , 3/0)  $\cdot \vec{x}_0$ , en fonction de  $A_3$ ,  $c_x(t)$ ,  $m_3$ ,  $L_{G_3}$ ,  $H_{G_3}$  et  $\ddot{\theta}_1(t)$ .

**Question 4** Exprimer  $J_x$  en fonction de  $A_1$ ,  $A_3$ ,  $m_1$ ,  $m_3$ ,  $L_{G_1}$ ,  $L_{G_3}$  et  $H_{G_3}$  permettant d'écrire la loi de mouvement du stabilisateur (1) sous la forme suivante :

$$J_x \ddot{\theta}_1(t) + f \dot{\theta}_1(t) + k\theta_1(t) = c_x(t) - Lf_c(t)$$

En supposant que  $\theta_1$  reste proche de 0, la relation  $y(t) = L\theta_1(t)$  sera utilisée.

Les transformées de Laplace de y(t),  $c_x(t)$  et  $f_c(t)$  sont notées Y(p),  $C_x(p)$  et  $F_c(p)$ .

**Question 5** En déduire les expressions littérales des fonctions de transfert  $H_{\text{pert}}(p)$  et  $H_1(p)$  du schéma-blocs figure 1.16 en fonction de L,  $J_x$ , f et k.

On rappelle que L=0,3 m et les valeurs retenues pour  $J_x$ , f et k sont :



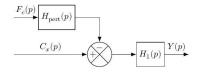
$$-f = 64 \times 10^{-3} \text{ N} \cdot \text{m} \cdot \text{s} \cdot \text{rad}^{-1};$$

$$-k = 95 \text{ N} \cdot \text{m} \cdot \text{rad}^{-1}$$
.

**Question 6** Écrire  $H_1(p)$  sous forme canonique, puis calculer les valeurs de ses paramètres caractéristiques : gain statique  $K_1$ , amortissement  $\xi_1$  et pulsation propre  $\omega_1$ . Commenter le comportement associé (fréquentiel ou temporel).



2:  $\ddot{\theta}_2 \approx 0$ ,  $\theta_2 \approx 0$  et  $\dot{\theta}_3 = \omega_3$  constante.



**FIGURE 1.14** – Schéma bloc du stabilisateur (1)

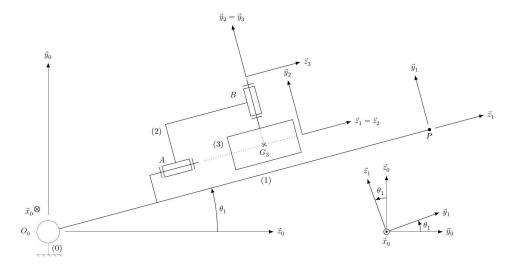
#### **TD 4**

# Gyrolock - Corrigé

Centrale Supelec PSI 2022. Corrigé proposé par l'UPSTI.

C1-05

#### Comportement dynamique du stabilisateur



**FIGURE 1.15** – Modèle cinématique du système GyroLock (représenté pour  $\theta_2 = \theta_3 = 0$ )

Dans la modélisation retenue (figure 1.15), une liaison pivot non parfaite permet de représenter la flexibilité de l'attache reconfigurable. La table d'opération (0) est supposée fixe et le référentiel  $\mathcal{R}_0$   $(O_0, \vec{x}_0, \vec{y}_0, \vec{z}_0)$  lié à la table (0) est galiléen. Au stabilisateur (1) est associé le repère  $\mathcal{R}_1$   $(O_0, \vec{x}_0 = \vec{x}_1, \vec{y}_1, \vec{z}_1)$  avec  $\theta_1 = (\vec{y}_0, \vec{y}_1) = (\vec{z}_0, \vec{z}_1)$ . Le point P tel que  $O_0P = L$  représente le bout du stabilisateur (1) en contact avec la zone à opérer.

#### Paramétrage, notations et hypothèses

- ► La liaison pivot d'axe  $(O_0, \vec{x}_0)$  entre les solides (0) et (1) possède une raideur k et un coefficient de frottement visqueux f, d'où  $\vec{M}$   $(O_0, 0 \rightarrow 1) \cdot \vec{x}_0 = -(k\theta_1 + f\dot{\theta}_1)$ ;
- ▶ les autres liaisons sont supposées parfaites;
- ▶ l'action du cœur sur le stabilisateur (1) est modélisée par  $\{\mathcal{T}_{c\to 1}\}=\left\{\begin{array}{c} f_c\vec{y}_1\\ \hline 0 \end{array}\right\}_p$ ;
- ▶ seul le déplacement vertical du point P est pris en compte. On note  $y(t) = -\overrightarrow{O_0P} \cdot \overrightarrow{y_0}$ ;
- ▶ le stabilisateur (1) est de masse  $m_1$  et possède un centre d'inertie  $G_1$  tel que  $\overrightarrow{O_0G_1} = L_{G_1}\vec{z}_1$  et l'opérateur d'inertie est  $\mathcal{F}(G_1,1) = \begin{bmatrix} A_1 & 0 & 0 \\ 0 & A_1 & 0 \\ 0 & 0 & C_1 \end{bmatrix}_{\mathfrak{B}_1}$ ;
- ▶ la masse et l'inertie de l'étrier (2) sont négligeables;
- ▶ la toupie (3) est de masse  $m_3$  et possède un centre d'inertie  $G_3$  tel que  $\overline{O_0G_3} = L_{G_3}\vec{z}_1 + H_{G_3}\vec{y}_1$ ;
- ▶ les figures de changement de base sont données figures 6 et 9;
- les actions mécaniques dues à la pesanteur sont négligées devant les effets dynamiques. Q 14. Sans détailler les calculs, donner la méthode permettant de déterminer la loi de mouvement du stabilisateur (équation différentielle en  $\theta_1(t)$ ). L'ensemble isolé, l'inventaire des actions mécaniques extérieures, le théorème utilisé et sa projection scalaire sont à préciser clairement.

**Question 1** Exprimer  $\vec{\delta}(O_0, 1/0) \cdot \vec{x}_0$ , la projection sur  $\vec{x}_0$  du moment dynamique au point  $O_0$  du solide (1) en mouvement dans le référentiel  $\mathcal{R}_0$ .

#### Correction

Par formule de Varignon:

$$\overrightarrow{\delta}(O_0,1/0) \cdot \overrightarrow{x}_0 = \overrightarrow{\delta}(G_1,1/0) \cdot \overrightarrow{x}_0 + \left(\overrightarrow{O_0G_1} \wedge m_1\overrightarrow{\Gamma}(G_1,1/0)\right) \cdot \overrightarrow{x}_0$$
 avec 
$$\overrightarrow{\Gamma}(G_1,1/0) = \left. \frac{\mathrm{d}^2\overrightarrow{O_0G_1}}{\mathrm{d}t^2} \right|_0 = -L_{G_1} \ddot{\theta}_1 \overrightarrow{y}_1 - L_{G_1} \dot{\theta}_1^2 \overrightarrow{z}_1 \operatorname{donc}\left(\overrightarrow{O_0G_1} \wedge m_1\overrightarrow{\Gamma}(G_1,1/0)\right) \cdot \overrightarrow{x}_0 = m_1 L_{G_1}^2 \ddot{\theta}_1.$$

De plus **au centre d'inertie**  $G_1: \overrightarrow{\delta}(G_1, 1/0) \cdot \overrightarrow{x}_0 = \frac{d\overrightarrow{\sigma}(G_1, 1/0) \cdot \overrightarrow{x}_0}{dt} \bigg|_0$  avec  $\overrightarrow{\sigma}(G_1, 1/0) \cdot \overrightarrow{x}_0 = \mathcal{F}(G_1, 1)\overrightarrow{\Omega}(1/0) \cdot \overrightarrow{x}_0$ .

Donc  $\overrightarrow{\sigma}(G_1, 1/0) \cdot \overrightarrow{x}_0 = A_1 \dot{\theta}_1 \text{ et } \overrightarrow{\delta}(G_1, 1/0) \cdot \overrightarrow{x}_0 = A_1 \ddot{\theta}_1.$ 

Finalement  $\overrightarrow{\delta}(O_0, 1/0) \cdot \overrightarrow{x}_0 = (A_1 + m_1 L_{G_1}^2) \ddot{\theta}_1$ 

**Question 2** Exprimer littéralement la vitesse  $\vec{V}(G_3, 3/0)$  dans la base  $\mathfrak{B}_1$ , puis l'accélération  $\vec{\Gamma}(G_3, 3/0)$  dans la base  $\mathfrak{B}_1$ .

#### Correction

Le point  $G_3$  étant **physiquement rattaché à (3)** on peut écrire

$$\overrightarrow{V}(G_3, 3/0) = \left. \frac{d\overrightarrow{O_0G_3}}{dt} \right|_0 = -L_{G_3} \dot{\theta}_1 \overrightarrow{y}_1 + H_{G_3} \dot{\theta}_1 \overrightarrow{z}_1$$

Ensuite 
$$\left| \overrightarrow{\Gamma}(G_3, 3/0) = \frac{d\overrightarrow{V}(G_3, 3/0)}{dt} \right|_0 = -\left( L_{G_3} \ddot{\theta}_1 + H_{G_3} \dot{\theta}_1^2 \right) \overrightarrow{y}_1 + \left( H_{G_3} \ddot{\theta}_1 - L_{G_3} \dot{\theta}_1^2 \right) \overrightarrow{z}_1$$

3:  $\ddot{\theta}_2 \approx 0$ ,  $\theta_2 \approx 0$  et  $\dot{\theta}_3 = \omega_3$  constante.

**Question 3** En conservant les conditions de fonctionnement ci-contre <sup>3</sup>, il est possible de montrer que  $\vec{\delta}$  ( $G_3$ , 3/0)  $\cdot \vec{x}_0 = A_3 \ddot{\theta}_1 - c_x(t)$  avec  $c_x(t) = B_3 \omega_3 \dot{\theta}_2$  (résultat admis sans démonstration). En déduire  $\vec{\delta}$  ( $O_0$ , 3/0)  $\cdot \vec{x}_0$ , en fonction de  $A_3$ ,  $c_x(t)$ ,  $m_3$ ,  $L_{G_3}$ ,  $H_{G_3}$  et  $\ddot{\theta}_1(t)$ .

#### Correction

Par formule de Varignon:

$$\begin{split} \overrightarrow{\delta}(O_0, 3/0) \cdot \overrightarrow{x}_0 &= \overrightarrow{\delta}(G_3, 3/0) \cdot \overrightarrow{x}_0 + \left( \overrightarrow{O_0 G_3} \wedge m_3 \overrightarrow{\Gamma}(G_3, 3/0) \right) \cdot \overrightarrow{x}_0 \\ &= A_3 \ddot{\theta}_1 - c_x(t) + m_3 L_{G_3} \left( L_{G_3} \ddot{\theta}_1 + H_{G_3} \dot{\theta}_1^2 \right) + m_3 H_{G_3} \left( H_{G_3} \ddot{\theta}_1 - L_{G_3} \dot{\theta}_1^2 \right) \\ &= \left( A_3 + m_3 L_{G_3}^2 + m_3 H_{G_3}^2 \right) \ddot{\theta}_1 - c_x(t) \end{split}$$

**Question 4** Exprimer  $J_x$  en fonction de  $A_1$ ,  $A_3$ ,  $m_1$ ,  $m_3$ ,  $L_{G_1}$ ,  $L_{G_3}$  et  $H_{G_3}$  permettant d'écrire la loi de mouvement du stabilisateur (1) sous la forme suivante :

$$J_x \ddot{\theta}_1(t) + f \dot{\theta}_1(t) + k\theta_1(t) = c_x(t) - Lf_c(t)$$



#### Correction

En appliquant la stratégie vue en question 14 on a l'équation (effets dynamiques de (2) négligés et actions de la pesanteur négligées) :

$$\overrightarrow{\delta}(O_0,1/0)\cdot\overrightarrow{x}_0+\overrightarrow{\delta}(O_0,3/0)\cdot\overrightarrow{x}_0=-(k\theta_1+f\dot{\theta}_1)+\left(\overrightarrow{O_0P}\wedge f_c\overrightarrow{y}_1\right)\cdot\overrightarrow{x}_0$$

Tout calcul fait avec  $\overrightarrow{O_0P} = L\overrightarrow{z}_1$ :

$$\boxed{\left(A_1+A_3+m_1L_{G_1}^2+m_3L_{G_3}^2+m_3H_{G_3}^2\right)\ddot{\theta}_1+f\dot{\theta}_1+k\theta_1=c_x(t)-Lf_c(t)}$$

On identifie 
$$J_x = A_1 + A_3 + m_1 L_{G_1}^2 + m_3 L_{G_3}^2 + m_3 H_{G_3}^2$$

En supposant que  $\theta_1$  reste proche de 0, la relation  $y(t) = L\theta_1(t)$  sera utilisée.

Les transformées de Laplace de y(t),  $c_x(t)$  et  $f_c(t)$  sont notées Y(p),  $C_x(p)$  et  $F_c(p)$ .

**Question 5** En déduire les expressions littérales des fonctions de transfert  $H_{pert}(p)$  et  $H_1(p)$  du schéma-blocs figure 1.16 en fonction de L,  $J_x$ , f et k.

#### Correction

Le schéma-bloc donne  $\frac{Y(p)}{H_1(p)} = C_x(p) - H_{pert}(p)F_c(p)$ . L'équation différentielle précédente rapportée dans le domaine de Laplace (conditions initiales nulles) s'écrit (avec Y(p) =  $L\theta_1(p)$ :

$$\left(J_{x}p^{2}+fp+k\right)\frac{Y(p)}{L}=C_{x}(p)-LF_{c}(p)$$
 On identifie 
$$H_{1}(p)=\frac{L}{J_{x}p^{2}+fp+k}$$
 et 
$$H_{pert}(p)=L$$

On rappelle que L = 0.3 m et les valeurs retenues pour  $J_x$ , f et k sont :

- ►  $J_x = 1,14 \times 10^{-2} \text{ kg} \cdot \text{m}^2$ ; ►  $-f = 64 \times 10^{-3} \text{ N} \cdot \text{m} \cdot \text{s} \cdot \text{rad}^{-1}$ ;
- $-\vec{k} = 95 \text{ N} \cdot \text{m} \cdot \text{rad}^{-1}$ .

**Question 6** Écrire  $H_1(p)$  sous forme canonique, puis calculer les valeurs de ses paramètres caractéristiques : gain statique  $K_1$ , amortissement  $\xi_1$  et pulsation propre  $\omega_1$ . Commenter le comportement associé (fréquentiel ou temporel).

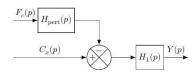


FIGURE 1.16 - Schéma bloc du stabilisateur (1)

#### Correction

On a  $H_1(p) = \frac{\frac{L}{k}}{1 + \frac{f}{L}p + \frac{J_x}{L}p^2}$ , on identifie alors :

- le gain statique  $K_1 = \frac{L}{k} = \frac{0.3}{95} = 3.2 \cdot 10^{-3} \text{rad/N};$  la pulsation propre  $\omega_1 = \sqrt{\frac{k}{J_x}} = \sqrt{\frac{95}{1.14 \cdot 10^{-2}}} = 91.3 \text{rad/s};$  l'amortissement  $\xi_1 = \frac{1}{2} \cdot \frac{f}{\sqrt{kJ_x}} = \frac{1}{2} \cdot \frac{64 \cdot 10^{-3}}{\sqrt{95 \times 1.14 \cdot 10^{-2}}} = 0.03.$

On choisit de décrire le comportement dans le domaine fréquentiel. On a un système d'ordre 2 avec résonance (car  $\xi_1 < \frac{\sqrt{2}}{2}$ ) à la pulsation  $\omega_r = \omega_1 \sqrt{1 - 2\xi_1^2}$ . Le diagramme de Bode associé est le suivant :

