

Vision en réalité augmentée pour hélicoptère CORRIGÉ (d'après Centrale PSI 2014)

2. Influence du déport de masse lié à la variation de position des optiques

Objectif : Valider l'hypothèse simplificatrice « les effets aérodynamiques et la variation de position du centre d'inertie de la charge n'influent pas sur les performances du FLIR. »

Question 1. Justifier la forme des matrices d'inertie $I_{(P,cyl)}$ et $I_{(P_0,o)}$. Déterminer littéralement l'opérateur d'inertie $I_{(P,fe)}$ de l'étage fin d'élévation en fonction de A_{cyl} , B_{cyl} , A_o , B_o , d et m_o dans le repère R_e , puis exprimer le vecteur $\overrightarrow{PG_{fe}}$, dans le repère R_e en fonction de m_{cyl} , m_o et d .

$$I_{(P,cyl)} = \begin{bmatrix} A_{cyl} & 0 & 0 \\ 0 & B_{cyl} & 0 \\ 0 & 0 & A_{cyl} \end{bmatrix}_{(P, \vec{x}_e, \vec{y}_e, \vec{z}_e)} \quad \text{le cylindre plein possède l'axe de symétrie matérielle } (P, \vec{y}_e)$$

$$I_{(P_0,o)} = \begin{bmatrix} A_o & 0 & 0 \\ 0 & B_o & 0 \\ 0 & 0 & B_o \end{bmatrix}_{(P_0, \vec{x}_e, \vec{y}_e, \vec{z}_e)} \quad \text{l'optique possède l'axe de symétrie matérielle } (P_0, \vec{x}_e)$$

Pour pouvoir déterminer l'opérateur d'inertie de l'étage fin élévation au point P, on additionne les matrices exprimées toutes deux au point P et dans la même base. Pour cela on applique la relation d'Huygens à l'opérateur de la partie optique entre P_0 (centre de gravité) et le point P avec le vecteur $\overrightarrow{PP_0} = d\vec{x}_e$. Soit dans la base $(\vec{x}_e, \vec{y}_e, \vec{z}_e)$:

$$I(P, fe) = I(P, cyl) + I(P_0, o) + m_o \begin{bmatrix} 0 & 0 & 0 \\ 0 & d^2 & 0 \\ 0 & 0 & d^2 \end{bmatrix}$$

$$I(P, fe) = \begin{bmatrix} A_{cyl} + A_o & 0 & 0 \\ 0 & B_{cyl} + B_o + m_o d^2 & 0 \\ 0 & 0 & A_{cyl} + B_o + m_o d^2 \end{bmatrix}$$

La position du centre d'inertie noté G_{fe} est donné par la relation : $\overrightarrow{PG_{fe}} = \frac{m_o d}{m_o + m_{cyl}} \vec{x}_e$ (calcul du barycentre).

La vitesse d'ascension verticale du porteur est $\overrightarrow{V_{P, porteur/R_0}} = v(t) \cdot \vec{Z}_0$ et son accélération est $\overrightarrow{\Gamma_{P, porteur/R_0}} = \gamma(t) \cdot \vec{Z}_0$.

Question 2. Exprimer $\overrightarrow{V_{G_{fe}, fe/R_0}}$ dans le repère R_0 , vecteur vitesse du point G_{fe} , centre d'inertie de l'étage fin d'élévation dans son mouvement par rapport à R_0 , en fonction de $v(t)$, m_{cyl} , m_o , d , $\theta_{e0}(t)$ et $\dot{\theta}_{e0}(t)$.

$\overrightarrow{V_{G_{fe}, fe/R_0}} = \overrightarrow{V_{P, fe/R_0}} + \overrightarrow{\Omega_{fe/R_0}} \wedge \overrightarrow{PG_{fe}}$. Une relation de composition de mouvement conduit à :

$\overrightarrow{V_{P, porteur/R_0}} = \overrightarrow{V_{P, porteur/axe}} + \overrightarrow{V_{P, axe/je}} + \overrightarrow{V_{P, je/fe}} + \overrightarrow{V_{P, fe/R_0}} = \overrightarrow{V_{P, fe/R_0}} = v(t) \vec{Z}_0$ (le point P ayant la particularité de se trouver à l'intersection des axes des deux rotations considérées).

$$\overrightarrow{V_{G_{fe}, fe/R_0}} = v(t) \vec{Z}_0 + \dot{\theta}_{ea}(t) \vec{y}_a \wedge \frac{m_o d}{m_o + m_{cyl}} \vec{x}_e = v(t) \vec{Z}_0 - \dot{\theta}_{ea}(t) \frac{m_o d}{m_o + m_{cyl}} \vec{z}_e$$

soit dans la base B_0 : $\overrightarrow{V_{G_{fe}, fe/R_0}} = -\dot{\theta}_{e0}(t) \frac{m_o d}{m_o + m_{cyl}} (\sin(\theta_{e0}(t)) \vec{X}_0 + \cos(\theta_{e0}(t)) \vec{Z}_0) + v(t) \vec{Z}_0$.

Question 3. Par application du théorème du moment dynamique et en précisant rigoureusement les étapes de la démarche utilisée, écrire l'équation différentielle régissant le mouvement de l'étage fin d'élévation par rapport au référentiel galiléen R_0 .

La mettre sous la forme $B \cdot \ddot{\theta}_{e0}(t) = C_m(t) + C_{pert}(t)$.

Donner sous forme littérale l'expression de $C_{pert}(t)$, couple de perturbation issu du déport de masse d .

Pour établir l'équation différentielle du mouvement de l'étage fin élévation, on applique le théorème du moment dynamique à l'étage isolé (fe) dans son mouvement par rapport au repère R_0 considéré comme Galiléen.

Bilan des actions extérieures :

• le couple moteur : $\{T_{mot \rightarrow fe}\} = \begin{cases} \overrightarrow{R_{mot \rightarrow fe}} = \vec{0} \\ \overrightarrow{M_P} = C_m \vec{y}_e \end{cases}$

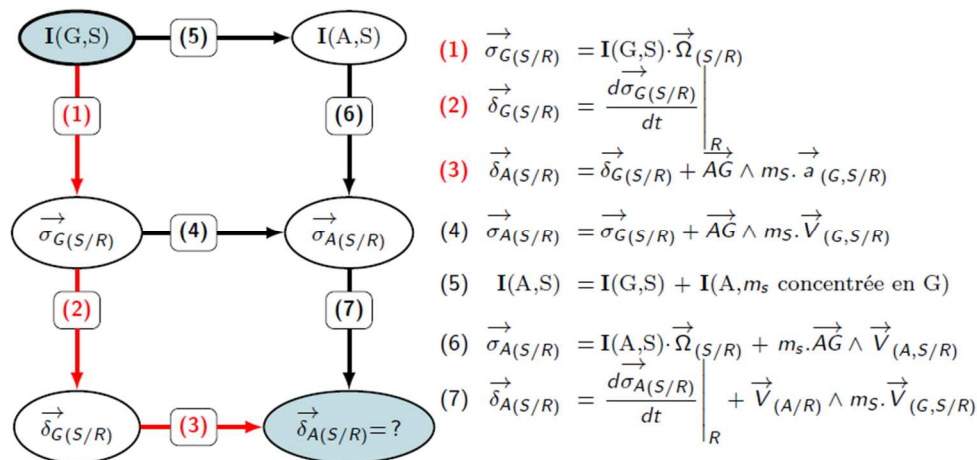
- la gravité : $\{T_{pesanteur \rightarrow fe}\} = \left\{ \begin{array}{l} \overrightarrow{R_{pesanteur \rightarrow fe}} = -m_{fe} g \overrightarrow{z_a} \\ \overrightarrow{M_P} = \overrightarrow{M_{G_{fe}}} - m_{fe} g \overrightarrow{z_a} \wedge \overrightarrow{G_{fe}P} = m_o d g \cos(\theta_{eo}) \overrightarrow{y_e} \end{array} \right\}$
- l'action de liaison entre l'étage gros d'élévation et fin d'élévation : $\{T_{ge \rightarrow fe}\} = \left\{ \begin{array}{l} \overrightarrow{R_{ge \rightarrow fe}} = X \overrightarrow{x_e} + Y \overrightarrow{y_e} + Z \overrightarrow{z_e} \\ \overrightarrow{M_{P,ge \rightarrow fe}} = L \overrightarrow{x_e} + M \overrightarrow{y_e} \end{array} \right\}$

L'équation du moment dynamique au point P permet d'écrire :

$\overrightarrow{\delta_{P,fe/R_0}} = \overrightarrow{M_{P,mot \rightarrow fe}} + \overrightarrow{M_{P,pesanteur \rightarrow fe}} + \overrightarrow{M_{P,ge \rightarrow fe}}$. Il faut donc déterminer l'expression du moment dynamique au point P.

On peut pour cela : (5) → (1) → (2) → (3) ou (6) → (7)

- $I(P, fe) \rightarrow I(G_{fe}, fe)$ Huygens(5)
- déterminer le moment cinétique au centre d'inertie $\overrightarrow{\sigma_{G_{fe},fe/R_0}} = I(G_{fe}, fe) (\overrightarrow{\Omega_{fe/R_0}})$ (1),
- en déduire le moment dynamique en ce même point : $\overrightarrow{\delta_{G_{fe},fe/R_0}} = \frac{d\overrightarrow{\sigma_{G_{fe},fe/R_0}}}{dt} \Big|_{R_0}$ (2)
- puis appliquer la relation de champ de torseur : $\overrightarrow{\delta_{P,fe/R_0}} = \overrightarrow{\delta_{G_{fe},fe/R_0}} + m_{fe} \overrightarrow{r_{G_{fe},fe/R_0}} \wedge \overrightarrow{G_{fe}P}$ (3)



Le vecteur rotation étant porté par $\overrightarrow{y_e}$ il suffit de calculer une composante d'inertie dans l'opérateur (avec Huygens) ce qui conduit à $\overrightarrow{\sigma_{G_{fe},fe/R_0}} = (B_{cyl} + B_o + m_o d^2 (1 - \frac{m_o}{m_{fe}})) \dot{\theta}_{eo} \overrightarrow{y_e}$.

Cela permet d'obtenir $\overrightarrow{\delta_{G_{fe},fe/R_0}} = \frac{d\overrightarrow{\sigma_{G_{fe},fe/R_0}}}{dt} \Big|_{R_0} = (B_{cyl} + B_o + m_o d^2 (1 - \frac{m_o}{m_{fe}})) \ddot{\theta}_{eo} \overrightarrow{y_e}$.

Ayant au préalable calculé le vecteur vitesse du centre d'inertie, on peut par dérivation obtenir le vecteur accélération : $\overrightarrow{\Gamma_{G_{fe},fe/R_0}} = \gamma(t) \overrightarrow{z_o} - \ddot{\theta}_{ea}(t) \frac{m_o d}{m_o + m_{cyl}} \overrightarrow{z_e} - \dot{\theta}_{ea}^2(t) \frac{m_o d}{m_o + m_{cyl}} \overrightarrow{x_e}$ et ainsi déterminer le moment dynamique :

$$\overrightarrow{\delta_{P,fe/R_0}} = ((B_{cyl} + B_o + m_o d^2) \ddot{\theta}_{eo} - m_o d \gamma(t) \cos(\theta_{eo})) \overrightarrow{y_e}.$$

L'équation différentielle du mouvement s'obtient en prenant la composante de l'équation de moment suivant l'axe $\overrightarrow{y_e}$, soit : $(B_{cyl} + B_o + m_o d^2) \ddot{\theta}_{eo} - \gamma(t) m_o d \cos(\theta_{eo}) = C_m + m_o d g \cos(\theta_{eo})$

On donne les valeurs numériques suivantes : $m_o = 1,4 \text{ kg}$; $d = 0,01 \text{ m}$; $|\gamma(t)|_{MAXI \text{ NH90}} = 1,8 \text{ g}$, avec $g \approx 9,81 \text{ m.s}^{-2}$. Pour l'étage fin d'élévation, le couple moteur maximal est voisin de 3 N.m .

Question 4. Dans la phase de vol étudiée, calculer la valeur numérique maximale de C_{pert} , notée $C_{pertMAXI}$, dans le cas le plus défavorable. Conclure sur la pertinence de la prise en compte de cette perturbation pour la conception de la commande de l'étage fin d'élévation.

Le couple perturbateur dû au déport de masse contient le terme de gravité ainsi que le terme d'accélération soit $C_{pert} = \gamma(t) m_o d \cos(\theta_{eo}) + m_o d g \cos(\theta_{eo})$.

Les conditions les plus défavorables sont quant le terme en cosinus vaut 1 soit après application numérique :

$$C_{pert} = 1,4 \times 0,01 \times 9,81 \times (1 + 1,8) \approx 0,385 \text{ N.m}.$$

Cela reste de l'ordre du dixième du couple moteur proposé $\approx 3 \text{ N.m}$, on peut donc le considérer comme négligeable.