



Dynamique des Systèmes Mécaniques

Equilibreuse pour arbres haute vitesse

Rendu

Groupe	Cas d'étude

Membres

Nom	Prénom	Signature

Consignes :

- Le rendu doit être téléchargé sur moodle sous forme de PDF à la fin du projet.
- Remplissez **tous les champs prédefinis dans les sections 2, 3, et 4**.
- Indiquez **toujours les unités** à la suite des valeurs numériques.
- Indiquez **optionnellement les formules mathématiques** utilisées.
- Utilisez **optionnellement les sections de discussion** pour détailler vos calculs.
- Soignez les schémas et graphiques.
- Les schémas peuvent être faits à la main.
- Il est conseillé d'implémenter un code Matlab et de l'utiliser pour générer les graphiques.

1. Calculs préliminaires

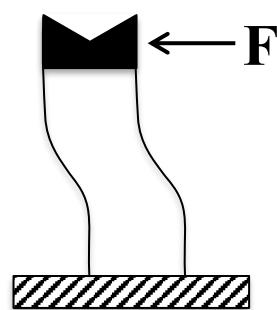
Rotor	Masse	m_r
Rotor	Moment d'inertie selon y (calculé dans le CdG du rotor)	J_{ry}
Rotor	Moment d'inertie selon z (calculé dans le CdG du rotor)	J_{rz}
Balourd	Distance entre position du balourd et CdG du rotor	L_u
Support 1	Distance au CdG du rotor	L_{s1}
Support 2	Distance au CdG du rotor	L_{s2}
Lame	Rigidité selon x	k_{lx}
Lame	Rigidité selon z	k_{lz}
Courroie	Rigidité section 1	k_{c1}
Courroie	Rigidité section 2	k_{c2}
Courroie	Rigidité section 3	k_{c3}
Courroie	Rigidité section 4	k_{c4}
Courroie	Rigidité section 5	k_{c5}
Courroie	Rigidité section 6	k_{c6}
Courroie	Rigidité section 7	k_{c7}

Que pouvez-vous dire de la rigidité des lames selon z ? Quelle hypothèse peut-on faire ?

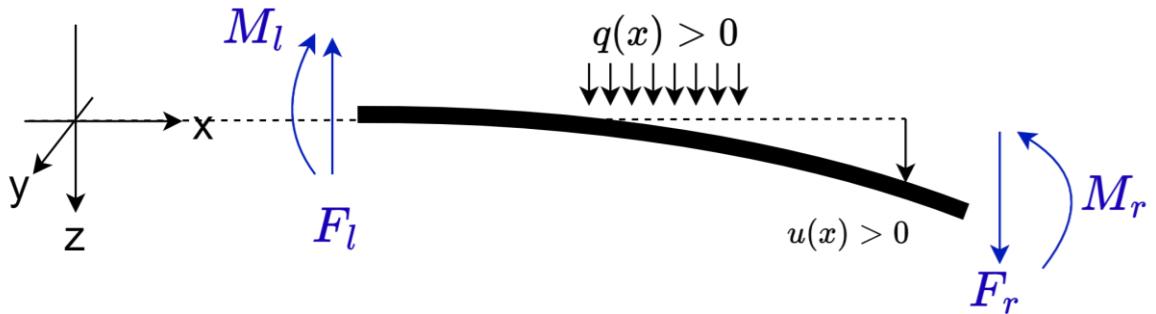
Discussion

Précisions

L'équation pour la rigidité des lames est dépendante de leurs conditions aux limites, que l'on peut ici considérer comme encastrées. Utilisez Euler-Bernoulli pour identifier la rigidité des lames lorsque elles sont soumises à une force latérale.



Rappel: Théorie des poutres Euler Bernoulli



Pour une poutre d'Euler-Bernoulli, il est vrai que $\frac{d^2}{dx^2} \left(EI \frac{d^2 u}{dx^2} \right) = q(x)$

Où $u(x)$ est le déplacement de la poutre le long de l'axe z , et q est la charge répartie.

Pour calculer la rigidité des lames, puisque EI est constant le long de x et que l'on sait qu'une force F agit à l'extrémité de la poutre, nous pouvons écrire l'équation d'Euler-Bernoulli sous la forme d'une équation différentielle du troisième ordre:

$$EI \frac{d^3}{dx^3} u(x) = -F$$

Utilisez cette équation pour trouver la rigidité demandée.

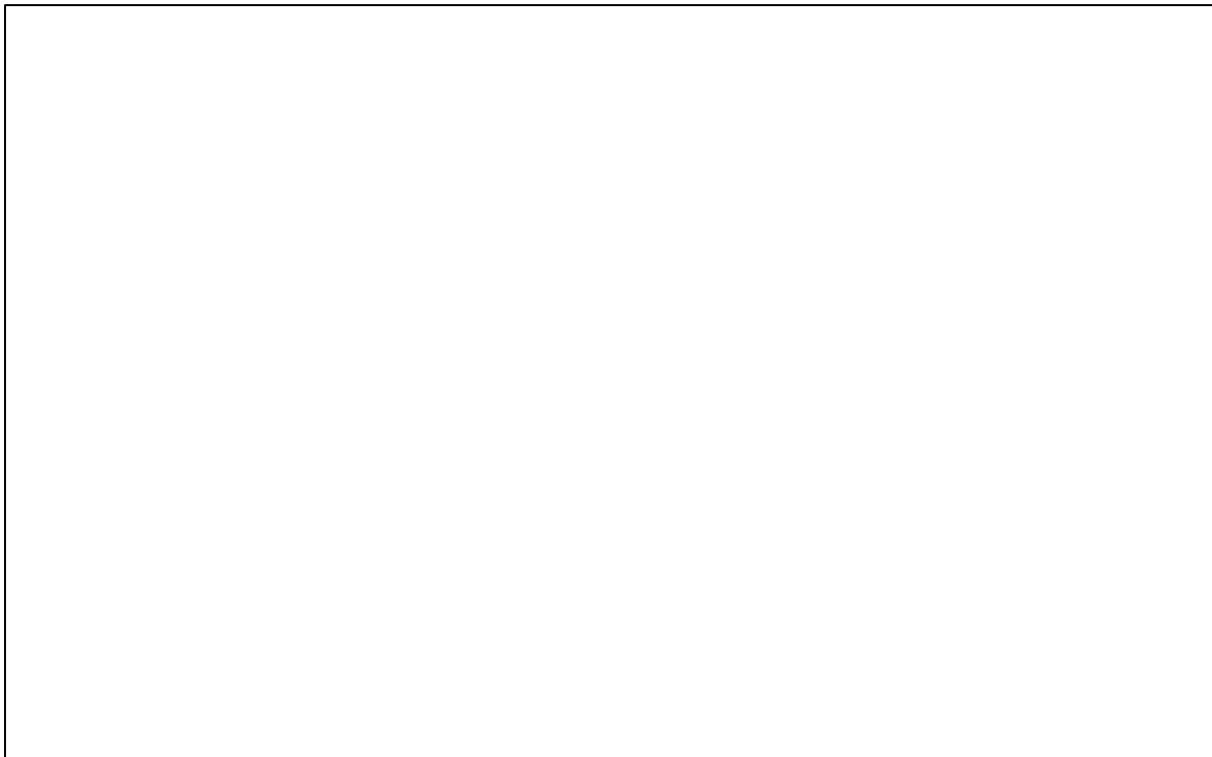
NOTE : Le système de coordonnées indiqué ici est différent du système global se référant au rotor. Le système global du rotor a les axes x et z corrects, le long desquels vous devez calculer la rigidité latérale.

Le système de poutre local introduit dans cette section se réfère uniquement aux équation différentielle ci-dessous et n'est utile que pour expliquer la poutre d'Euler-Bernoulli.

Pour plus d'informations : https://en.wikipedia.org/wiki/Euler%20%93Bernoulli_beam_theory .

2. Accélération du groupe d'entraînement

Schéma du modèle cinématique réduit



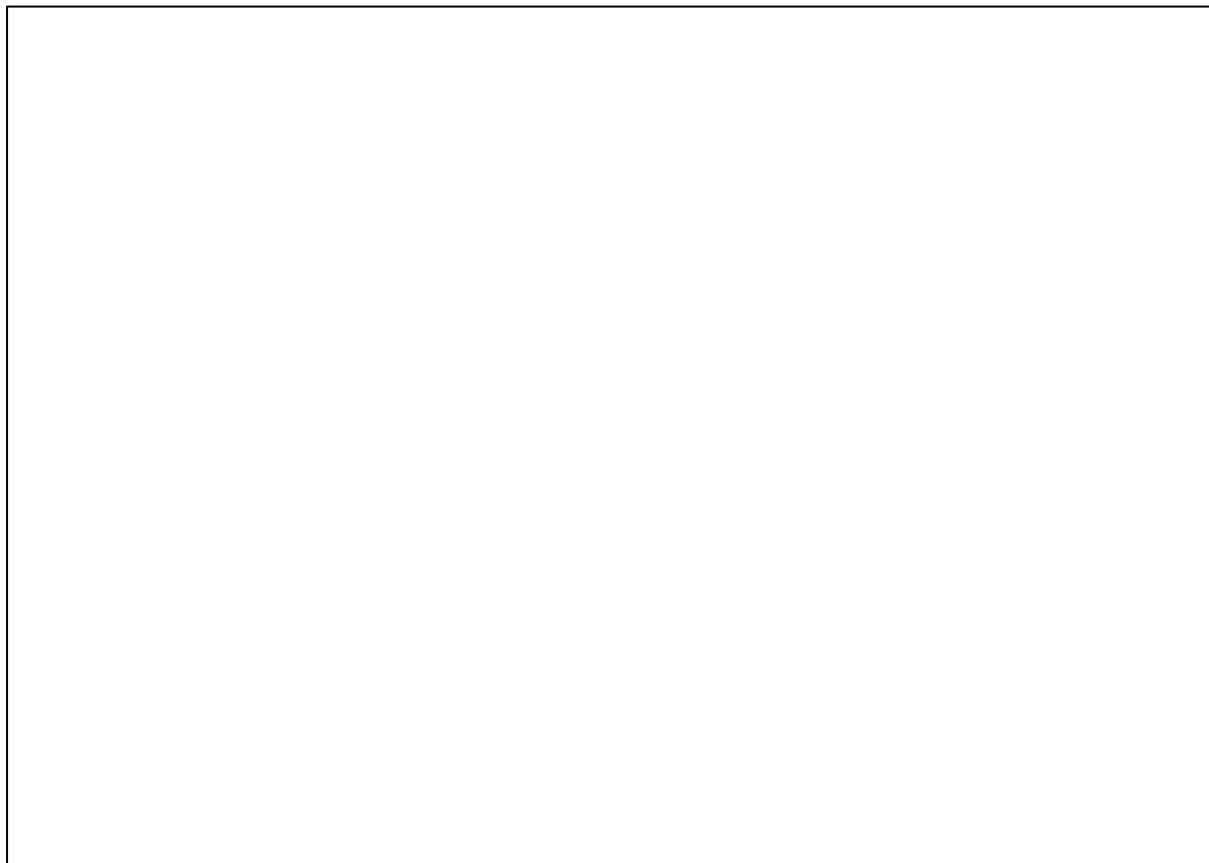
Courbe d'accélération du groupe



+

Système d' entraînement	Rapport de transmission moteur - courroie	i_{mc} / m^{-1}
Système d' entraînement	Rapport de transmission moteur - poulies	$i_{mp} / -$
Système d' entraînement	Rapport de transmission moteur - rotor	$i_{mr} / -$
Moteur	Vitesse stationnaire	$\omega_{ms} / kRPM$
Moteur	Moment d'inertie réduit	$J_{mz}^* / kg*mm^2$
Poulies	Moment d'inertie réduit	$J_{pz}^* / kg*mm^2$
Rotor	Moment d'inertie réduit	$J_{rz}^* / kg*mm^2$
Rotor	Coef. a couple rotor	$a_r / N*m*s$
Rotor	Coef. b couple rotor	$b_r / N*m$
Rotor	Coef a couple rotor réduit	$a_r^* / N*m*s$
Rotor	Coef b couple rotor réduit	$b_r^* / N*m$
Système d' entraînement	Coef a couple réduit	$a^* / N*m*s$
Système d' entraînement	Coef b couple réduit	$b^* / N*m$
Système d' entraînement	Moment d'inertie réduit	$J_z^* / kg*mm^2$
Système d' entraînement	Temps de démarrage	$t_{99\%} / s$

Discussion



Précisions

Couple moteur :

$$T_m(\omega_m) = T_m = cst$$

Couple résistant du rotor :

$$T_r(\omega_r) = a_r \omega_r + b_r$$

Principe de réduction :

$$T_r^*(\omega_m) \omega_m = T_r(\omega_r) \omega_r$$

Couple résistant du rotor réduit :

$$T_r^*(\omega_m) = a_r^* \omega_m + b_r^*$$

Couple global réduit :

$$T^*(\omega_m) = a^* \omega_m + b^*$$

Equation de mouvement cinématique :

$$J_z^* \dot{\omega}_m = T^*(\omega_m)$$

3. Analyse dynamique du groupe d'entraînement

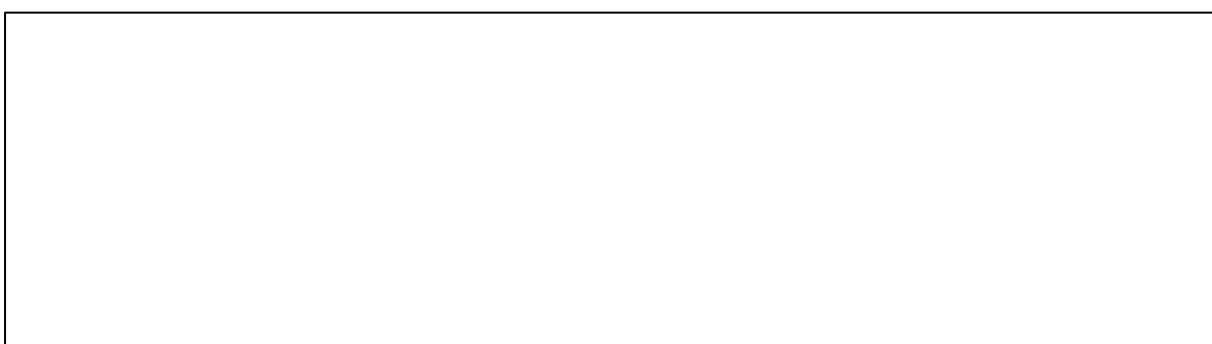
Schéma du modèle dynamique réduit



Schéma du modèle dynamique réduit et simplifié

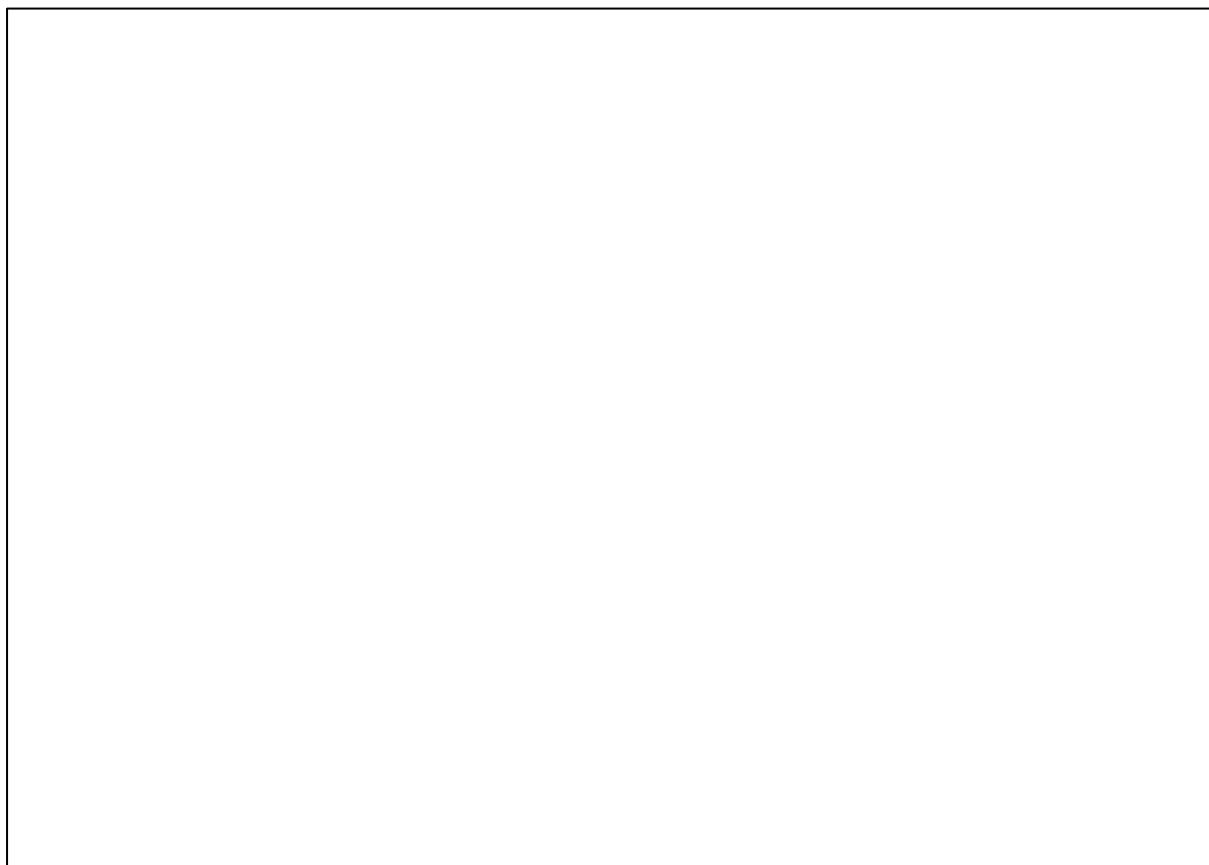


Justification de la simplification



Courroie	Rigidité section 1 réduite	$k_{c1}^* / N^*m^*rad^{-1}$
Courroie	Rigidité section 2 réduite	$k_{c2}^* / N^*m^*rad^{-1}$
Courroie	Rigidité section 3 réduite	$k_{c3}^* / N^*m^*rad^{-1}$
Courroie	Rigidité section 4 réduite	$k_{c4}^* / N^*m^*rad^{-1}$
Courroie	Rigidité section 5 réduite	$k_{c5}^* / N^*m^*rad^{-1}$
Courroie	Rigidité section 6 réduite	$k_{c6}^* / N^*m^*rad^{-1}$
Courroie	Rigidité section 7 réduite	$k_{c7}^* / N^*m^*rad^{-1}$
Système d' entraînement	Vitesse critique minimale	$\omega_{m0,min} / kRPM$
Système d' entraînement	Pulsation relative maximal	$\beta_{m,max} / \%$
Système simplifié	Erreur relative sur la vitesse critique minimale	$\varepsilon_{\omega} / \%$

Discussion

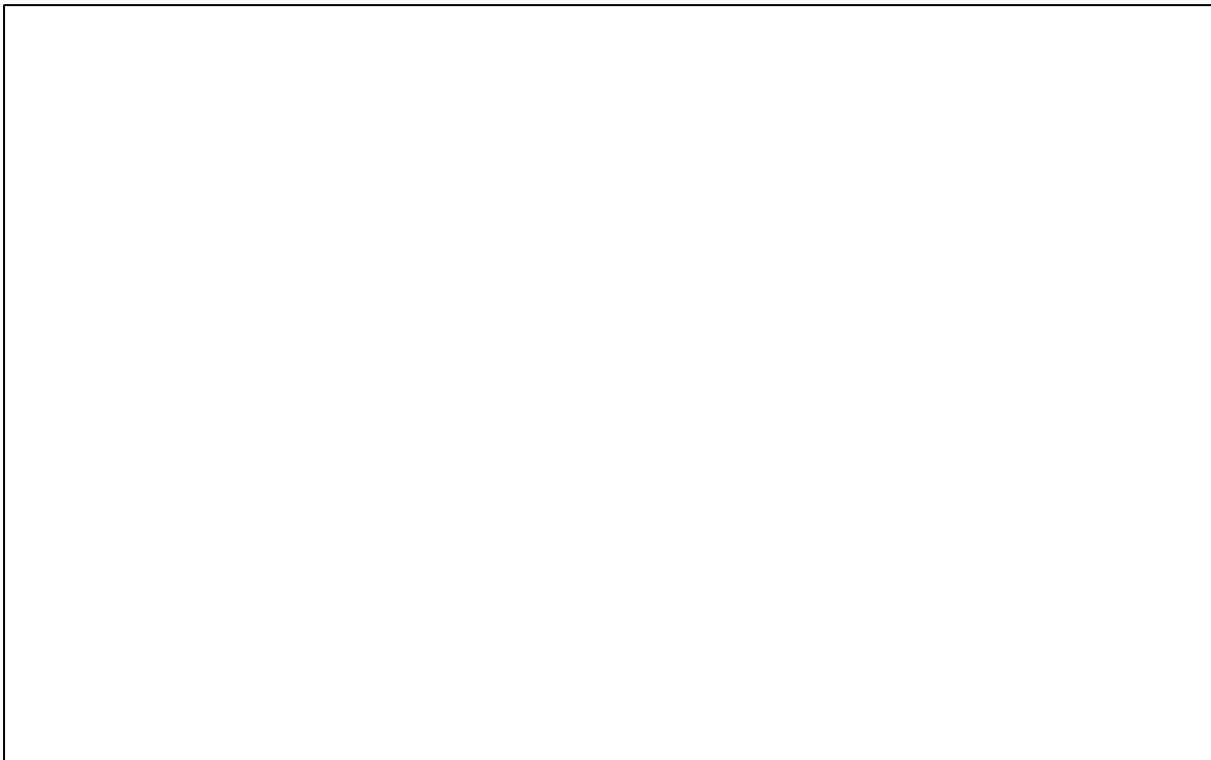


Précisions

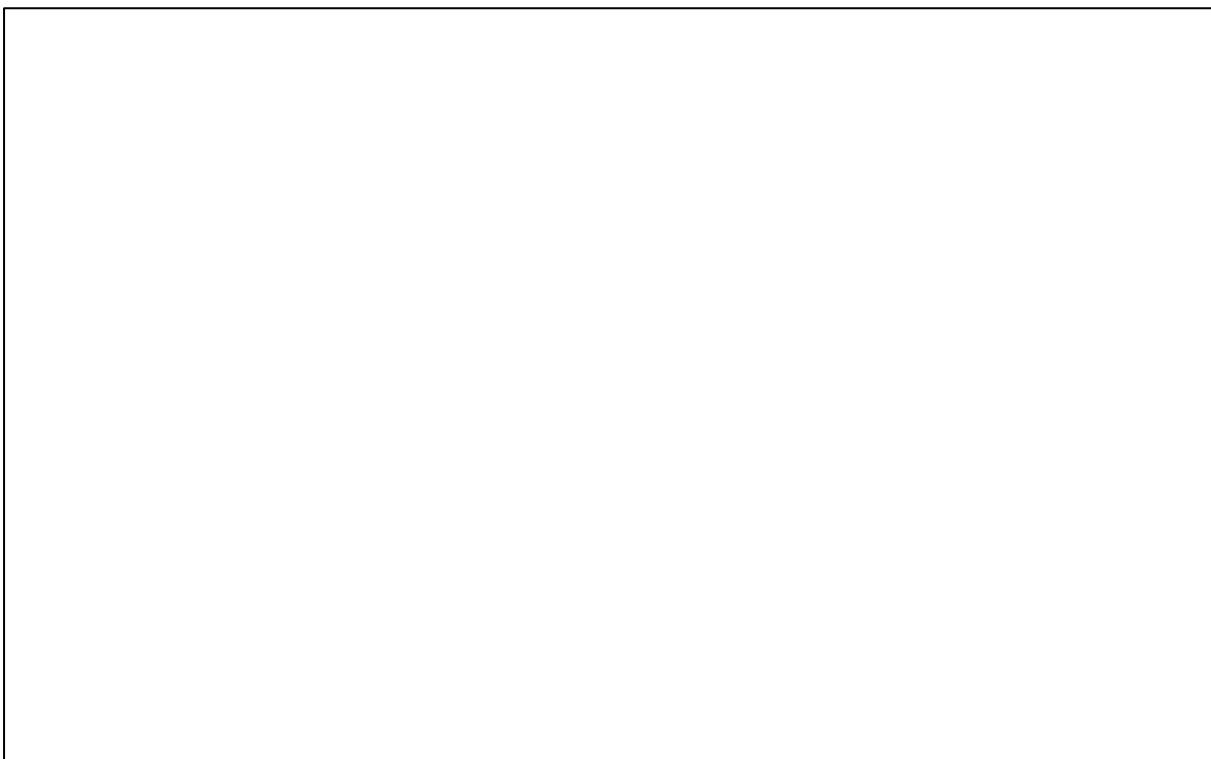
Utilisez le modèle simplifié **uniquement** pour calculer l'erreur sur la fréquence naturelle.

4. Réponse forcée du rotor

Schéma du modèle dynamique



Courbes de déplacement et d'accélération des supports



Balourd	Plage	$U /$ $mg*mm$
Support	Masse minimale	m_s / g
Système RS	Masse	m / g
Système RS	Moment d'inertie selon y	$J_y / kg*mm^2$
Système RS	Rigidité selon x	$k_{xx} / kN*m^{-1}$
Système RS	Rigidité selon θ	$k_{\theta\theta} /$ $N*m*rad^{-1}$
Système RS	Première vitesse critique	$\omega_{r01} / kRPM$
Système RS	Seconde vitesse critique	$\omega_{r02} / kRPM$
Système RS	Sensibilité capteur dépl.	Sensi. / nm

Discussion