

Dernière mise à jour	Performances des systèmes	Denis DEFAUCHY
06/04/2016	asservis	

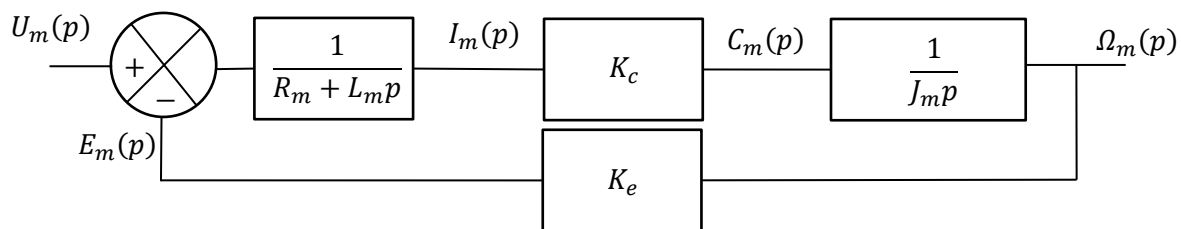
Antenne parabolique

Etude du moteur

Question 1: Exprimer ces équations dans le domaine de Laplace. Toutes les conditions initiales seront nulles, et considérées comme telles dans la suite de l'exercice.

(1)	$U_m(p) = E_m(p) + R_m I_m(p) + p L_m I_m(p)$
(2)	$E_m(p) = K_e \Omega_m(p)$
(3)	$C_m(p) = K_c I_m(p)$
(4)	$C_m(p) = p J_m \Omega_m(p)$

Question 2: Réaliser le schéma bloc du moteur.



Question 3: Déterminer la fonction de transfert $H(p) = \frac{\Omega_m(p)}{U_m(p)}$. Montrer que $H(p)$ peut se mettre sous la forme canonique d'un second ordre et déterminer les expressions littérales de ses coefficients en fonction des constantes fournies.

$$H(p) = \frac{\Omega_m(p)}{U_m(p)} = \frac{K_c}{1 + \frac{K_e K_c}{J_m p (R_m + L_m p)}} = \frac{\frac{1}{K_e}}{1 + \frac{R_m J_m}{K_e K_c} p + \frac{L_m J_m}{K_e K_c} p^2} = \frac{K}{1 + \frac{2z}{\omega_0} p + \frac{\omega^2}{\omega_0^2} p^2}$$

$$K = \frac{1}{K_e} \quad ; \quad \omega_0 = \sqrt{\frac{K_e K_c}{L_m J_m}} \quad ; \quad z = \frac{R_m J_m}{2 \sqrt{K_e K_c L_m J_m}}$$

Question 4: Exprimer le coefficient d'amortissement du système en fonction de τ_e et τ_m .

$$z = \frac{R_m J_m}{2 \sqrt{K_e K_c L_m J_m}} = \frac{R_m J_m}{K_e K_c} \frac{\sqrt{K_e K_c}}{2 \sqrt{L_m J_m}} = \frac{1}{2} \frac{R_m J_m}{K_e K_c} \sqrt{\frac{K_e K_c}{L_m J_m}}$$

$$z = \frac{1}{2} \frac{\tau_m}{\sqrt{\tau_e \tau_m}} = \frac{1}{2} \sqrt{\frac{\tau_m}{\tau_e}}$$

Dernière mise à jour	Performances des systèmes	Denis DEFAUCHY
06/04/2016	asservis	

Question 5: Conclure sachant que $\tau_e \ll \tau_m$

$$z = \frac{1}{2} \sqrt{\frac{\tau_m}{\tau_e}} \gg 1$$

Le système ne présentera pas de dépassement à un échelon.

Question 6: Montrer alors que la fonction de transfert du moteur peut s'écrire $H(p) \approx$

$$\frac{K}{(1+\tau_e p)(1+\tau_m p)}.$$

$$(1 + \tau_e p)(1 + \tau_m p) = 1 + (\tau_e + \tau_m)p + \tau_e \tau_m p^2 = 1 + \tau_m p + \tau_e \tau_m p^2 \text{ si } \tau_e \ll \tau_m$$

$$1 + \tau_m p + \tau_e \tau_m p^2 = 1 + \frac{R_m J_m}{k_e k_c} p + \frac{L_m}{R_m} \frac{R_m J_m}{k_e k_c} p^2 = 1 + \frac{R_m J_m}{k_e k_c} p + \frac{L_m J_m}{k_e k_c} p^2$$

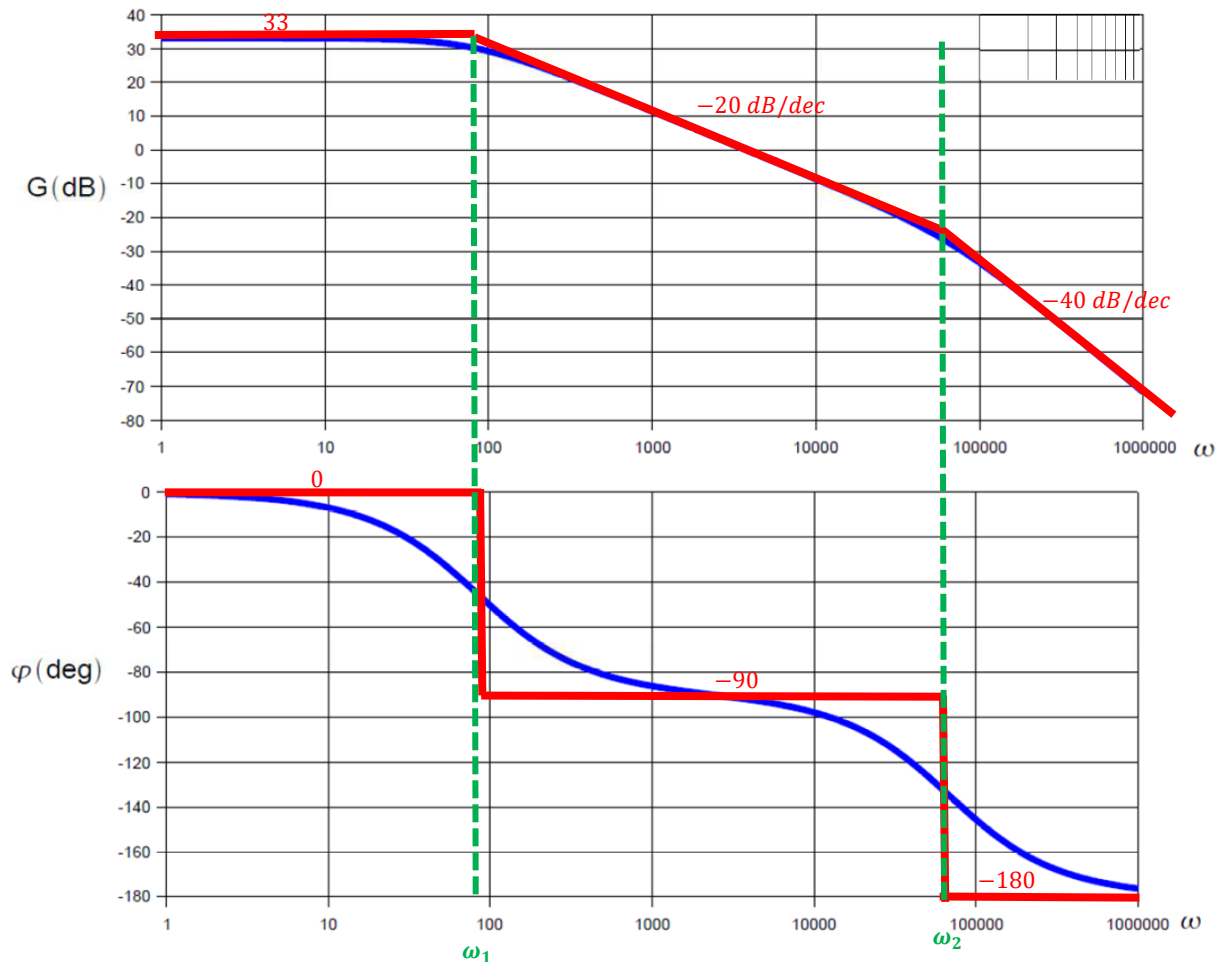
$$H(p) = \frac{\frac{1}{Ke}}{1 + \frac{R_m J_m}{Ke K_c} p + \frac{L_m J_m}{Ke K_c} p^2} \approx \frac{\frac{1}{Ke}}{(1 + \tau_e p)(1 + \tau_m p)}$$

Dernière mise à jour	Performances des systèmes asservis	Denis DEFAUCHY
06/04/2016		

Question 7: Tracer les asymptotes sur le tracé ci-dessus, identifier les constantes inconnues et préciser sur les diagrammes l'ensemble des caractéristiques connues à ce stade (pulsations, pentes, valeurs).

Le système a un gain $K_{BF} = \frac{1}{K_e}$. K_e est donné dans l'énoncé, mais on peut vérifier que tout est bon.

$$K_{BF} = \frac{1}{K_e} = \frac{1}{0,022} = 45 \quad ; \quad 20 \log 45 = 33$$



On identifie les pulsations sur le diagramme :

$$\begin{aligned} \omega_1 &= 10^{1+0,91} \approx 80 \text{ rad.s}^{-1} \\ \tau_m &= \frac{1}{\omega_1} = 0,0125 \\ \omega_2 &= 10^{4+0,81} \approx 65\,000 \text{ rad.s}^{-1} \end{aligned}$$

Dernière mise à jour	Performances des systèmes	Denis DEFAUCHY
06/04/2016	asservis	

Question 8: Justifier à postériori que $\tau_e \ll \tau_m$ et en déduire J_m et L_m .

$$\begin{aligned}\tau_m &= \frac{1}{\omega_1} = 0,0125 \\ \tau_e &= \frac{1}{\omega_2} = 1,5 \cdot 10^{-5} \\ \frac{\tau_e}{\tau_m} &= \frac{1,5 \cdot 10^{-5}}{0,0125} = \frac{12}{1000} \\ \tau_e &\ll \tau_m \\ \tau_e &= \frac{L_m}{R_m} = 1,25 \cdot 10^{-5} \text{ s} \\ L_m &= \tau_e R_m = 1,5 \cdot 10^{-5} * 9,1 = 1,1 \cdot 10^{-4} = 0,14 \text{ mH} \\ \tau_m &= \frac{R_m J_m}{k_e k_c} = 0,0125 \\ J_m &= \frac{\tau_m k_e k_c}{R_m} = \frac{0,0125 * 0,022 * 0,022}{9,1} = 0,6 \cdot 10^{-6} \text{ kg.m}^2\end{aligned}$$

Question 9: Justifier le fait que la fonction $\omega_m(t)$ aura une pente à l'origine horizontale.

$$U_m(p) = \frac{U_0}{p}$$

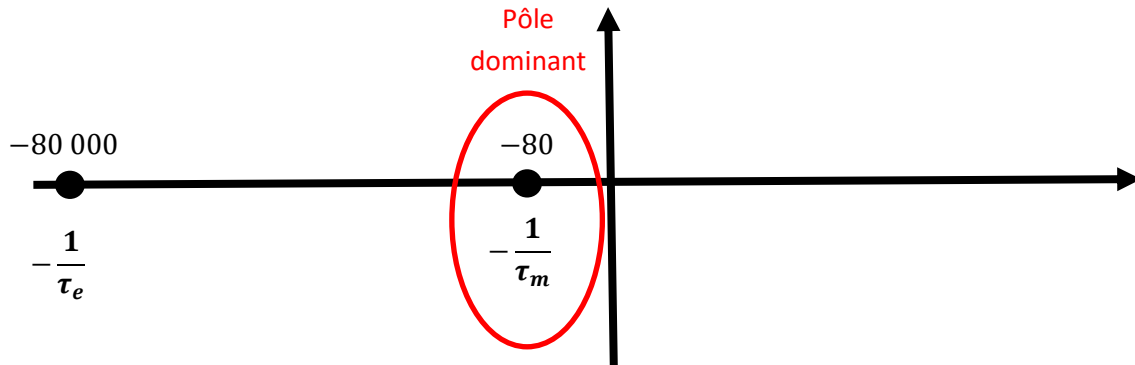
Réponse d'un système du second ordre à un échelon : on sait que la pente à l'origine est nulle.

$$\begin{aligned}\Omega_m(p) &= H(p)U_m(p) = H(p)\frac{U_0}{p} \\ \mathcal{L}(\omega_m'(t)) &= p\Omega_m(p) = H(p)U_0 \\ \omega_m'(0) &= \lim_{p \rightarrow +\infty} p\mathcal{L}(\omega_m'(t)) = \lim_{p \rightarrow +\infty} pH(p)U_0 \\ \omega_m'(0) &= \lim_{p \rightarrow +\infty} \frac{pKU_0}{1 + \frac{2Z}{\omega_0}p + \frac{\omega^2}{\omega_0^2}p^2} = \lim_{p \rightarrow +\infty} \frac{pKU_0}{\frac{\omega^2}{\omega_0^2}p^2} = 0\end{aligned}$$

Dernière mise à jour	Performances des systèmes	Denis DEFAUCHY
06/04/2016	asservis	

Question 10: Justifier le fait que le moteur puisse être assimilé à un système du premier ordre pour étudier sa réponse indicielle

Etude des pôles :



Le pôle dominant est $-\frac{1}{\tau_m}$, donc on peut proposer une réduction de modèle pour $H(p)$:

$$H(p) = \frac{K}{(1 + \tau_e p)(1 + \tau_m p)} \underset{t_{r5\%}}{\sim} \frac{K}{1 + \tau_m p}$$

Question 11: Déterminer l'expression analytique de $\omega_m(t)$ en fonction de K , τ_m et U_0 .

$$\begin{aligned} H(p) &= \frac{K}{1 + \tau_m p} \\ \Omega_m(p) &= \frac{K}{1 + \tau_m p} E(p) = \frac{K}{1 + \tau_m p} \frac{U_0}{p} = KU_0 \frac{1}{p(1 + \tau_m p)} \\ \Omega_m(p) &= KU_0 \left(\frac{1}{p} - \frac{\tau_m}{1 + \tau_m p} \right) = KU_0 \left(\frac{1}{p} - \frac{1}{\frac{1}{\tau_m} + p} \right) \\ \omega_m(t) &= KU_0 \left(1 - e^{-\frac{t}{\tau_m}} \right) u(t) \end{aligned}$$

Question 12: Montrer que le moteur n'excède pas sa valeur limite de rotation de $8000 \text{ tr. min}^{-1}$.

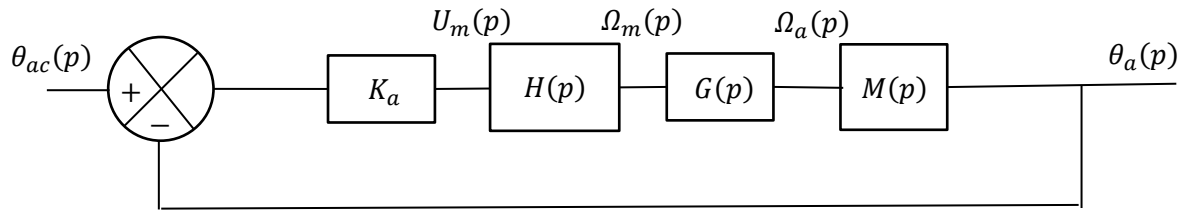
On sait qu'on tend vers KU_0

$$\begin{aligned} U_0 &= 18 \text{ V} \\ K &= 45 \\ \lim_{t \rightarrow +\infty} \omega_m(t) &= \lim_{p \rightarrow 0} p \Omega_m(p) = \lim_{p \rightarrow 0} \left(p \frac{K}{1 + \tau_m p} \frac{U_0}{p} \right) = \lim_{p \rightarrow 0} \left(\frac{KU_0}{1 + \tau_m p} \right) = KU_0 \\ \lim_{t \rightarrow +\infty} \omega_m(t) &= 45 * 18 = 810 \text{ rad. s}^{-1} = 810 * \frac{60}{2\pi} = 7735 \text{ tr. min}^{-1} < 8000 \text{ tr. min}^{-1} \end{aligned}$$

Dernière mise à jour	Performances des systèmes	Denis DEFAUCHY
06/04/2016	asservis	

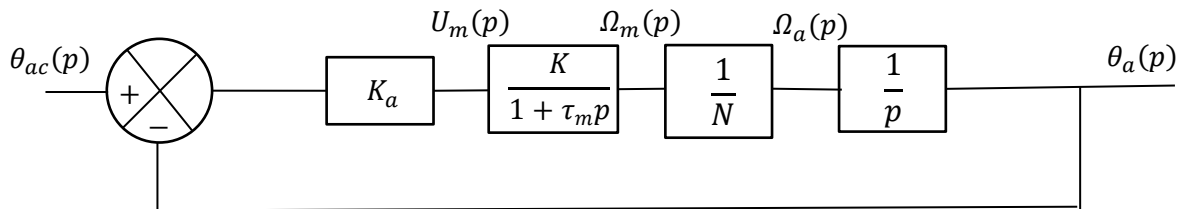
Schéma bloc du système

Question 13: Déterminer l'expression de $G(p)$ et $M(p)$



$$G(p) = \frac{\Omega_a(p)}{\Omega_m(p)} = \frac{1}{N}$$

$$M(p) = \frac{\theta_a(p)}{\Omega_a(p)} = \frac{1}{p}$$



Question 14: Déterminer la fonction de transfert $\frac{\theta_a(p)}{\theta_{ac}(p)}$, montrer que c'est une fonction du second ordre, et déterminer l'expression littérale de son gain K_T , de son coefficient d'amortissement z_T et de sa pulsation propre ω_{0T} .

$$\frac{\theta_a(p)}{\theta_{ac}(p)} = \frac{\frac{K_a K}{(1 + \tau_m p) N p}}{1 + \frac{K_a K}{(1 + \tau_m p) N p}} = \frac{K_a K}{(1 + \tau_m p) N p + K_a K}$$

$$\frac{\theta_a(p)}{\theta_{ac}(p)} = \frac{1}{1 + \frac{N}{K_a K} p + \frac{N \tau_m}{K_a K} p^2} = \frac{K_T}{1 + \frac{2z_T}{\omega_{0T}} p + \frac{p^2}{\omega_{0T}^2}}$$

$$K_T = 1$$

$$\omega_{0T} = \sqrt{\frac{K_a K}{N \tau_m}}$$

$$z_T = \frac{1}{2} \omega_{0T} \frac{N}{K_a K} = \frac{1}{2} \sqrt{\frac{K_a K}{N \tau_m}} \frac{N}{K_a K} = \frac{1}{2} \sqrt{\frac{N}{K_a K \tau_m}}$$

Dernière mise à jour	Performances des systèmes	Denis DEFAUCHY
06/04/2016	asservis	

Validation des performances

Question 15: Montrer que le système vérifie le critère d'écart de positionnement du cahier des charges.

3 solutions :

- Théorème de la valeur finale
- Gain de 1
- FTBO de classe 1 et retour unitaire, donc $K_T = 1$, l'écart statique est nul.

Le cahier des charges précise un écart de $\pm 0,1^\circ$.

Question 16: Déterminer K_a pour que le système puisse satisfaire le critère de temps de réponse du cahier des charges.

Temps de réponse le plus faible, il faut $z_T = \frac{\sqrt{2}}{2}$

$$\frac{1}{2} \sqrt{\frac{N}{K_a K \tau_m}} = z_T$$

$$K_a = \frac{N}{4 K \tau_m z_T^2} = \frac{23328}{4 * 45 * 0,012 * \left(\frac{\sqrt{2}}{2}\right)^2} = \frac{23328}{2 * 45 * 0,012} = 21\,600 \text{ V} \cdot \text{rad}^{-1}$$