

UNIVERSITÉ DE SHERBROOKE  
Faculté de génie  
Département de génie électrique et génie informatique

## **RAPPORT APP3**

Identification de systèmes dynamiques  
GEL521

Présenté à :  
Wael Suleiman

Présenté par :  
Giuseppe Lomonaco - lomg2301  
Jean Dodie Ombeni – ombj2301  
Anthony Royer – roya2019

Sherbrooke – 4 octobre 2023

## Table des matières

<b>1.</b>	<b>Mandat A : équations statiques et dynamiques</b>	<b>1</b>
1.1	Amplificateur	1
1.2	Équation électrique du moteur	1
1.3	Côté moteur	1
1.4	Côté charge ( <i>Load</i> )	2
1.5	Substitution des équation côté moteur et côté <i>load</i>	2
<b>2.</b>	<b>Mandat B : Équations d'états</b>	<b>3</b>
<b>3.</b>	<b>Mandat C : Modèle d'état complet du système</b>	<b>4</b>
3.1	Modèle ABCD	4
3.2	Code Matlab du modèle ABCD	5
<b>4.</b>	<b>Mandat D: Représentation complète du système – Schéma bloc</b>	<b>6</b>
<b>5.</b>	<b>Mandat E : Fonction de transfert FTBO, FTBF et équation caractéristique</b>	<b>7</b>
5.1	FTBO:	7
5.2	Équation caractéristique FTBO	7
5.3	FTBF :	8
5.4	Équation caractéristique FTBF	8
<b>6.</b>	<b>Mandat F : Réduction de la complexité</b>	<b>9</b>
6.1	Réduction physique	9
6.1.1	Négligence de L'inductance <b><i>La</i></b> du moteur	9
6.1.2	Négligence de L'amplificateur	9
6.1.3	Comparaison de la réponse impulsionnelle du système réduit avec celle du système original (Physique)	9
6.1.4	Fonction de transfert réduite physiquement	10
6.2	Réduction numérique	10
6.2.1	Comparaison la réponse impulsionnelle du système réduit avec celle du système original. (Numérique)	10
6.3	Code MATLAB de la réduction numérique	11
<b>7.</b>	<b>Mandat G : forme de la réponse en boucle fermée</b>	<b>13</b>
<b>8.</b>	<b>Mandat H : identification des paramètres</b>	<b>14</b>
8.1	Expérience 2	14
8.2	Expérience 1	14
8.3	Code MATLAB de l'identification	16
<b>9.</b>	<b>Mandat i : Bonus</b>	<b>17</b>

## Liste des figures

Figure 1: Schéma bloc.....	6
Figure 2: fonction de transfert en boucle ouverte MATLAB .....	7
Figure 3: fonction de transfert en boucle ouverte théorique .....	7
Figure 4: équation caractéristique FTBO .....	7
Figure 5: fonction de transfert en boucle fermée MATLAB .....	8
Figure 6: fonction de transfert en boucle fermée théorique .....	8
Figure 7: équation caractéristique boucle fermée .....	8
Figure 8: comparaison de la réponse impulsionnelle.....	9
Figure 10: FTBO réduite physiquement.....	10
Figure 9: comparaison de la réponse impulsionnelle du système réduit avec celle du système originale.....	10
Figure 11: réponse en boucle fermée à un échelon unitaire .....	13
Figure 12: schéma bloc de l'arbre flexible.....	17

# 1. MANDAT A : ÉQUATIONS STATIQUES ET DYNAMIQUES

## 1.1 AMPLIFICATEUR

$$G(s) = \frac{e_a(s)}{e_{in}(s)} = \frac{k}{1 + \tau s}$$

$$e_a * (1 + \tau s) = k * e_{in}$$

$$e_a + e_a \tau s = k e_{in}$$

L'on applique Laplace inverse afin de retourner dans le domaine temporel :

$$e_a(t) + \tau * \frac{de_a(t)}{dt} = k e_{in}(t)$$

$$\dot{e}_a(t) = \frac{de_a(t)}{dt} = \frac{k e_{in}(t)}{\tau} - \frac{e_a(t)}{\tau}$$

## 1.2 ÉQUATION ÉLECTRIQUE DU MOTEUR

$$i_a(t) * R_a + L_a * \frac{di_a(t)}{dt} = e_a - e_t \quad \text{Avec } e_t = K_b * \omega_m$$

$$\dot{i}_a(t) = \frac{di_a(t)}{dt} = \frac{1}{L_a} e_a - \frac{K_b}{L_a} \omega_m - \frac{R_a}{L_a} i_a$$

## 1.3 CÔTÉ MOTEUR

$$\sum T = J_m \dot{\omega}_m$$

$$\sum T = T_{moteur} - T_{friction} - T_{OUT}$$

$$T_m - T_f - T_L = J_m \dot{\omega}_m \quad \text{Avec } T_f = B_m \omega_m \quad \& \quad T_{OUT} = N T_L$$

$$T_m - B_m \omega_m - N T_L = J_m \dot{\omega}_m$$

## 1.4 CÔTÉ CHARGE (LOAD)

$$\sum T = J_L \dot{\omega}_L$$

$$\sum T = T_L - T_{friction}$$

$$T_L - T_{friction} = J_L \dot{\omega}_L \quad \text{Avec } T_{friction} = B_L \omega_L$$

$$\boxed{T_L - B_L \omega_L = J_L \dot{\omega}_L}$$

## 1.5 SUBSTITUTION DES ÉQUATION CÔTÉ MOTEUR ET CÔTÉ LOAD

À partir des équations trouvées précédemment :

$$T_m - B_m \omega_m - N T_L = J_m \dot{\omega}_m \quad \& \quad T_L = J_L \dot{\omega}_L + B_L \omega_L$$

$$T_m - B_m \omega_m - N [J_L \dot{\omega}_L + B_L \omega_L] = J_m \dot{\omega}_m$$

$$T_m - B_m \omega_m - N J_L \dot{\omega}_L - N B_L \omega_L = J_m \dot{\omega}_m \quad \text{Avec } T_m = K_i i_a$$

$$K_i i_a - B_m \omega_m - N J_L \dot{\omega}_L - N B_L \omega_L = J_m \dot{\omega}_m$$

Nous devons prendre en compte le réducteur de vitesse, nous savons que :

$$\frac{\omega_2}{\omega_1} = \frac{N_1}{N_2} = \frac{\theta_2}{\theta_1} = \frac{r_1}{r_2} = N$$

Selon nos données :

$$N = \frac{\omega_2}{\omega_1} = \frac{\omega_{Load}}{\omega_{Moteur}} \quad \text{alors } \omega_{Moteur} = \frac{\omega_{Load}}{N}$$

L'on remplace tous nos  $\omega_m$  par  $\frac{\omega_{Load}}{N}$  dans l'équation :

$$K_i i_a - B_m \frac{\omega_L}{N} - N J_L \dot{\omega}_L - N B_L \omega_L = J_m \frac{\dot{\omega}_L}{N}$$

L'on isole  $\dot{\omega}_L$  :

$$\boxed{\dot{\omega}_L = i_a \frac{N K_i}{J_m + N^2 J_L} - \omega_L \frac{(B_m + N^2 B_L)}{J_m + N^2 J_L}}$$

## 2. MANDAT B : ÉQUATIONS D'ÉTATS

Les variables d'état sont  $x_1 = \theta_L$ ,  $x_2 = \omega_L$ ,  $x_3 = i_a$  et  $x_4 = e_a$ , soit :

$$\begin{bmatrix} x_1 \\ x_2 \\ x_3 \\ x_4 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} \theta_L \\ \omega_L \\ i_a \\ e_a \end{bmatrix}$$

Les équations finales trouvées sont donc :

$$\begin{aligned} \dot{\theta}_L &= \omega_L \\ \dot{\omega}_L &= i_a \frac{NK_i}{J_m + N^2 J_L} - \omega_L \frac{(B_m + N^2 B_L)}{J_m + N^2 J_L} \\ \dot{i}_a(t) &= e_a \frac{1}{L_a} - \omega_L \frac{K_b}{N L_a} - i_a \frac{R_a}{L_a} \\ \dot{e}_a(t) &= e_{in} \frac{K}{\tau} - e_a \frac{1}{\tau} \end{aligned}$$

Avec les équations trouvées précédemment, il est simple d'exprimer chacune des dérivées trouvées en fonction de nos variables d'état :

$$\begin{aligned} \dot{x}_1 &= x_2 \\ \dot{x}_2 &= x_3 \frac{NK_i}{J_m + N^2 J_L} - x_2 \frac{(B_m + N^2 B_L)}{J_m + N^2 J_L} \\ \dot{x}_3 &= x_4 \frac{1}{L_a} - x_2 \frac{K_b}{N L_a} - x_3 \frac{R_a}{L_a} \\ \dot{x}_4 &= e_{in} \frac{K}{\tau} - x_4 \frac{1}{\tau} \end{aligned}$$

### 3. MANDAT C : MODÈLE D'ÉTAT COMPLET DU SYSTÈME

#### 3.1 MODÈLE ABCD

Une fois les équations en fonction des variables d'état trouvées, il suffit de bâtir les matrices du modèle ABCD dans MATLAB puis d'utiliser la fonction **ss2tf()** afin de trouver la fonction de transfert du modèle trouvé :

$$\dot{X} = AX + BU$$

$$\begin{bmatrix} \dot{\theta}_L \\ \dot{\omega}_L \\ \dot{i}_a \\ \dot{e}_a \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 0 & 1 & 0 & 0 \\ 0 & \frac{-(B_m + N^2 B_L)}{J_m + N^2 J_L} & \frac{N K_i}{J_m + N^2 J_L} & 0 \\ 0 & -\frac{k_B}{L_a N} & -\frac{R_a}{L_a} & \frac{1}{L_a} \\ 0 & 0 & 0 & -\frac{1}{\tau} \end{bmatrix} * \begin{bmatrix} \theta_L \\ \omega_L \\ i_a \\ e_a \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} 0 \\ 0 \\ 0 \\ k/\tau \end{bmatrix} e_{in}$$

Nous savons que nous avons  $\theta_L$  à la sortie, donc :

$$Y = CX + DU$$

$$Y = \theta_L = [1 \quad 0 \quad 0 \quad 0] * \begin{bmatrix} \theta_L \\ \omega_L \\ i_a \\ e_a \end{bmatrix} + [0] e_{in}$$

## 3.2 CODE MATLAB DU MODÈLE ABCD

```

%% S5 - APP3 - PROBLEMATIQUE - PROBLEMATIQUE.M
% Auteur:      Giuseppe Lomonaco
% CIP:         LOMG2301
% Auteur:      Jean Dodie Ombeni
% CIP:         OMBJ2301
% Auteur:      Anthony Royer
% CIP:         ROYA2019

% Date de creation:      30-Septembre-2023
% Date de derniere modification: 03-Octobre-2023

% DESCRIPTION:    problématique S5-APP3 Identification et modélisation

clc
close all
clear all

%% DONNEES DU PROBLEME
disp(" Paramètre      Valeur      Unité      Description ");
disp(" -----");
Kp =      0.318;      % V/rad
K =      100;      % gain ampli
tau =     0.01;      % Cste de temps ampli en seconde
Ki =     0.5;      % Cste de couple du moteur en N-m/A
Kb =     0.5;      % Cste de force contreélectromotrice en V/rad/s
Ra =      8;      % résistance armature du moteur en Ohm
La =     0.008;      % inductance armature du moteur en H
Jm =     0.02;      % inertie armature en N-m s2/rad
Bm =     0.01;      % frottement visqueux armature en N.m/rad/s
N =      0.1;      % facteur de réduction
JL =      1;      % inertie charge en N.m s2/rad
BL =      1;      % frottement visqueux charge en N-m/rad/s

%% Construction du modele ABCD
A = [0      1      0      0;
     0      -(Bm+(N^2)*BL)/(Jm+(N^2)*JL)      N*Ki/(Jm+(N^2)*JL)      0;
     0      -Kb/(La*N)      -Ra/La      1/La;
     0      0      0      -1/tau];

B = [ 0;
     0;
     0;
     K/tau];

C = [1      0      0      0];

D = [0];

% on utilise ss2tf pour avoir le num et den de la fonction de transfert
[num, den] = ss2tf(A, B, C, D);
FTBO = tf(num, den)

```



#### 4. MANDAT D: REPRÉSENTATION COMPLÈTE DU SYSTÈME – SCHÉMA BLOC

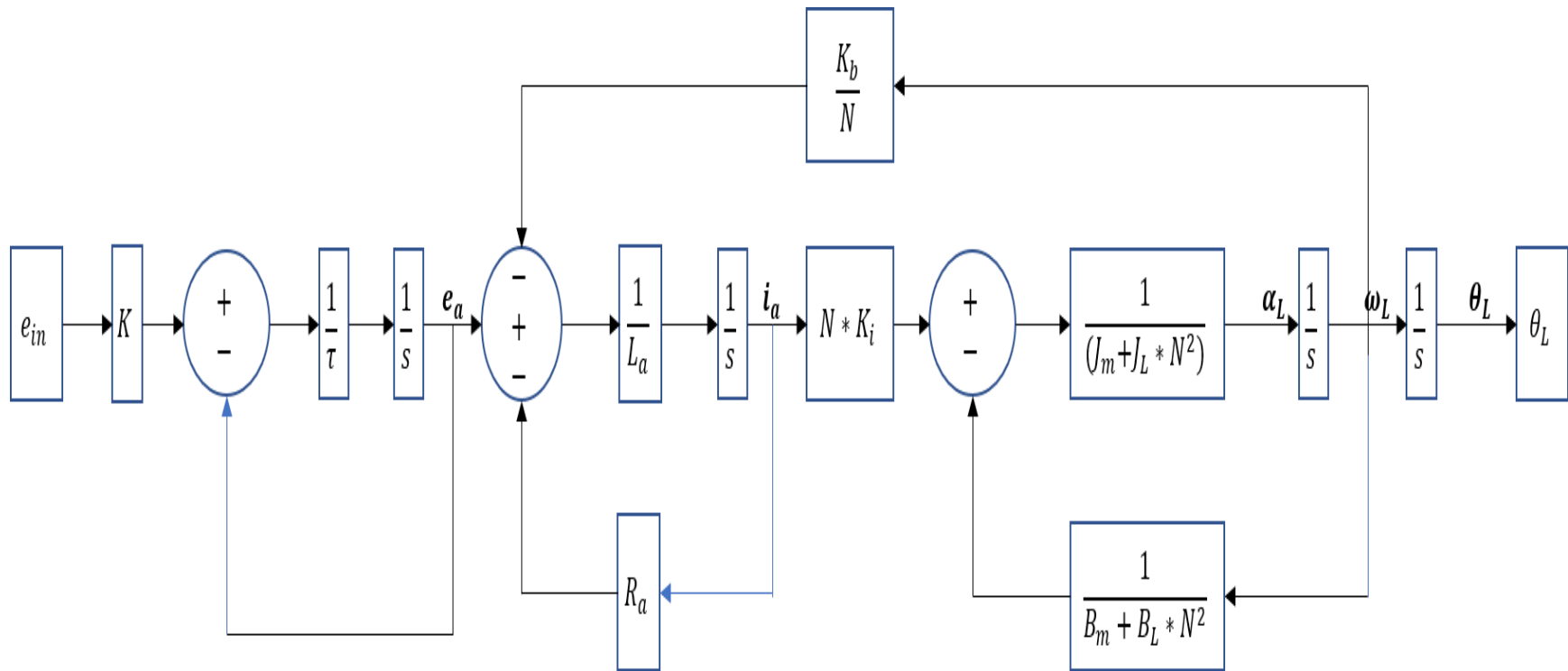


Figure 1: Schéma bloc

## 5. MANDAT E : FONCTION DE TRANSFERT FTBO, FTBF ET ÉQUATION CARACTÉRISTIQUE

Tous les calculs théoriques se trouvent en Annexe.

### 5.1 FTBO:

$$\text{FTBO} = \frac{2.083e06}{s^4 + 1101 s^3 + 1.018e05 s^2 + 1.708e05 s}$$

Figure 2: fonction de transfert en boucle ouverte MATLAB

$$\text{FTBO\_a\_bras} = \frac{2.083e06}{s^4 + 1101 s^3 + 101775 s^2 + 1.708e05 s}$$

Figure 3: fonction de transfert en boucle ouverte théorique

### 5.2 ÉQUATION CARACTÉRISTIQUE FTBO

Afin d'avoir l'équation caractéristique, il suffit de prendre le dénominateur de la fonction de transfert et l'égaliser à zéro.

$$s^4 + 1101 s^3 + 1.018e05 s^2 + 1.708e05 s = 0$$

Figure 4: équation caractéristique FTBO

### 5.3 FTBF :

FTBF =

$$\frac{662500}{s^4 + 1101 s^3 + 1.018e05 s^2 + 1.708e05 s + 662500}$$

Figure 5: fonction de transfert en boucle fermée MATLAB

FTBF\_a\_bras =

$$\frac{662500}{s^4 + 1101 s^3 + 1.018e05 s^2 + 1.708e05 s + 662500}$$

Figure 6: fonction de transfert en boucle fermée théorique

### 5.4 ÉQUATION CARACTÉRISTIQUE FTBF

Afin d'avoir l'équation caractéristique, il suffit de prendre le dénominateur de la fonction de transfert et l'égaliser à zéro.

$$s^4 + 1101 s^3 + 1.018e05 s^2 + 1.708e05 s + 662500 = 0$$

Figure 7: équation caractéristique boucle fermée

## 6. MANDAT F : RÉDUCTION DE LA COMPLEXITÉ

### 6.1 RÉDUCTION PHYSIQUE

#### 6.1.1 NÉGLIGENCE DE L'INDUCTANCE $L_a$ DU MOTEUR

Puisque  $s * L_a \ll R_a$  on peut négliger l'inductance  $L_a$ , ce qui cause une réduction de l'ordre dans la FT.

#### 6.1.2 NÉGLIGENCE DE L'AMPLIFICATEUR

Puisque  $s * \tau \ll 1$  on peut négliger le facteur  $\tau$ , ce qui cause une réduction de l'ordre dans la FT.

#### 6.1.3 COMPARAISON DE LA RÉPONSE IMPULSIONNELLE DU SYSTÈME RÉDUIT AVEC CELLE DU SYSTÈME ORIGINAL (PHYSIQUE)

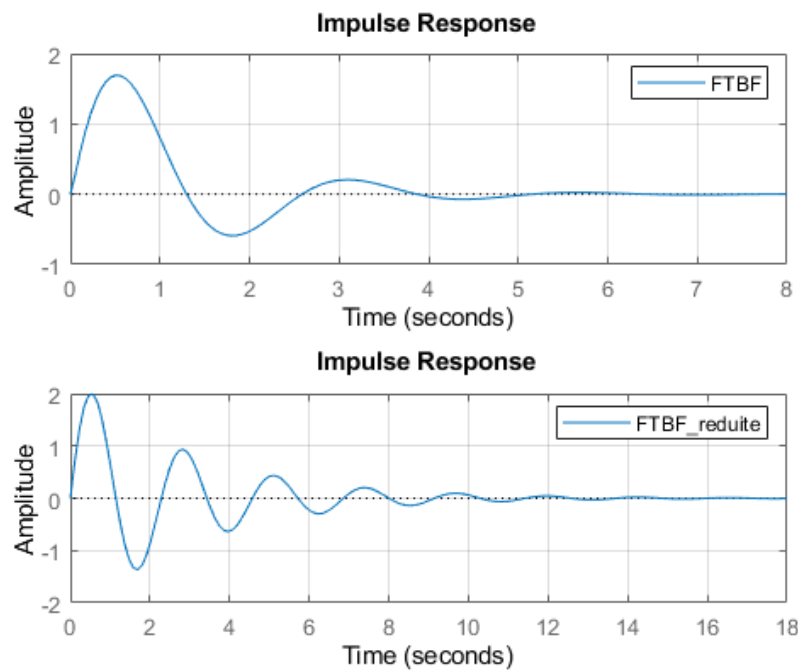


Figure 8: comparaison de la réponse impulsionnelle

Ces graphiques confirment que nos approximations physiques sont bonnes puisque la réponse à un échelon est similaire dans les deux cas.

#### 6.1.4 FONCTION DE TRANSFERT RÉDUITE PHYSIQUEMENT

$$\text{FTBO\_red\_phy} = \frac{20.83}{s^2 + 0.6667 s + 1.042}$$

Figure 9: FTBO réduite physiquement

## 6.2 RÉDUCTION NUMÉRIQUE

Avec la fonction **reduce** de MATLAB, on peut obtenir les pôles qui ont le plus d'impact sur les réponses du système. Les pôles négatifs qui sont plus proches de l'axes des imaginaires sont ceux qui impact le plus le système.

### 6.2.1 COMPARAISON LA RÉPONSE IMPULSIONNELLE DU SYSTÈME RÉDUIT AVEC CELLE DU SYSTÈME ORIGINAL. (NUMÉRIQUE)

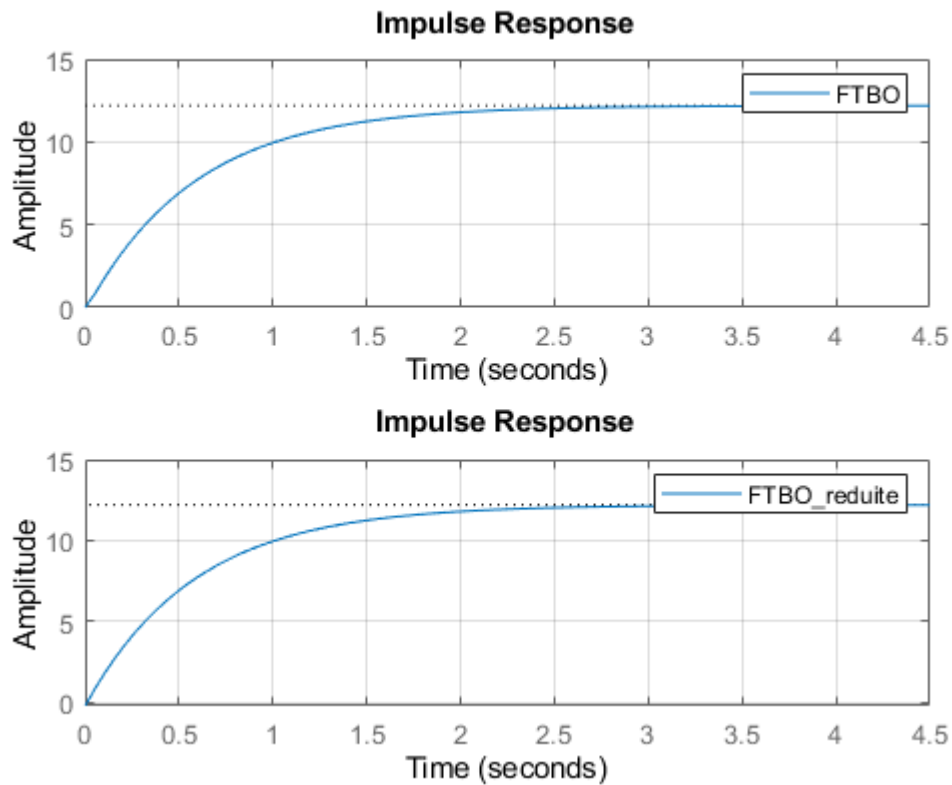


Figure 10: comparaison de la réponse impulsionnelle du système réduit avec celle du système originale

### 6.3 CODE MATLAB DE LA RÉDUCTION NUMÉRIQUE

```
%FTBF et FTBO numerique
[NUM1,DEN1] = ss2tf(A1,B1,C1,D1);
FTBO = tf(NUM1,DEN1)
FTBF = Kp*feedback(FTBO, Kp) % Kp gain de potentiometre donc lentre et le
feedback est touche

numa = [K];
dena = [tau 1];
numb = [N*Ki];
denb = [(JmN2J1*La) (Ra*JmN2J1 + La*BmN2B1) (BmN2B1*Ra + Ki*Kb) 0];

tfa = tf(numa,dena);
tfb = tf(numb/2.4e-06,denb/2.4e-06);
FTBO_a_bras = tfa*tfb
[NumBO,DenBO] = tfdata(FTBO_a_bras, 'v');
FTBF_a_bras = tf(Kp*NUM1,(DEN1 + Kp*NUM1))

t = [0:0.01:50]';
stepp = ones(size(t));

% Affichage
figure('Name','Simulation de lerreur avec une entree echelon')
plot(t, lsim(FTBF, stepp, t))
xlabel('Time (s)')
ylabel('Amplitude')
xlim([0 10])
grid on

%f) 2 - Reduction numerique:
figure('Name','PZmap FTBO')
pzmap(FTBO)
[R, P, Kq] = residue(NumBO,DenBO)
poids = abs(R)./real(P)
[B,A] = residue(R(3:4),P(3:4),Kq); %a modifier selon les poids
tfss = tf(B,A);
% On ne se sert pas de cela car FTBO instable
% K1 = dcgain(FTBO);
% K2 = dcgain(tfss);
% KK = K2/K1;
% Kn = 1/KK;
% TF = tfss*Kn;
TF = tfss
FTBF_Red_num = Kp*feedback(tfss,Kp)

figure('Name','Réponse à un échelon en B0')
hold on
subplot(2,1,1)
step(FTBO)
```

```

legend('FTB0')
grid on
subplot(2,1,2)
step(TF)
legend('FTB0_reduite')
grid on
hold off

figure('Name','Réponse Impulsionnelle en B0')
hold on
subplot(2,1,1)
impulse(FTB0)
legend('FTB0')
grid on
subplot(2,1,2)
impulse(TF)
legend('FTB0_reduite')
grid on

% En BF
figure('Name','Réponse à un échelon en BF')
hold on
subplot(2,1,1)
step(FTBF)
legend('FTBF')
grid on
subplot(2,1,2)
step(FTBF_Red_num)
legend('FTBF_reduite')
grid on
hold off

figure('Name','Réponse Impulsionnelle en BF')
hold on
subplot(2,1,1)
impulse(FTBF)
legend('FTBF')
grid on
subplot(2,1,2)
impulse(FTBF_Red_num)
legend('FTBF_reduite')
grid on

```

## 7. MANDAT G : FORME DE LA RÉPONSE EN BOUCLE FERMÉE

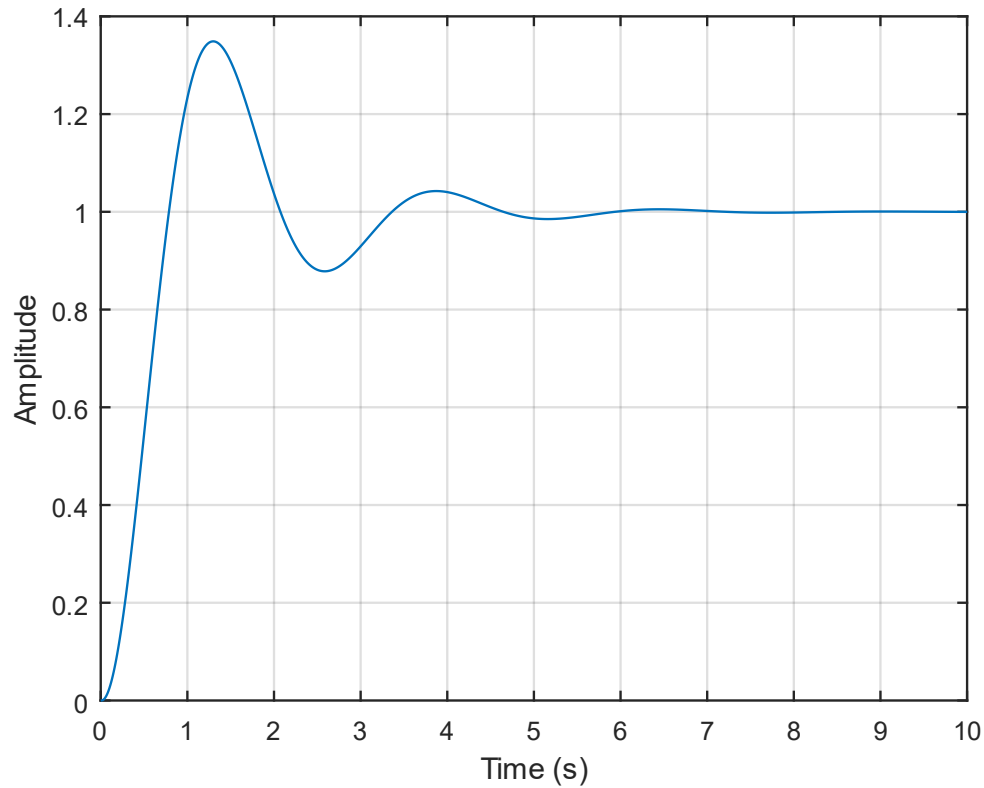


Figure 11: réponse en boucle fermée à un échelon unitaire

L'on remarque que le système prend environ 6 secondes à se stabiliser. Il y a un dépassement lors des premières secondes. La réponse impulsionnelle semble plausible physiquement bien que la rapidité du système ne soit pas sa plus grande force. Le temps de stabilisation est élevé.

En somme, dépendamment des spécifications du système, celui-ci fonctionne bien mais n'est pas excessivement précis et prend du temps à se stabiliser.

Le système est somme toute raisonnable physiquement.



## 8. MANDAT H : IDENTIFICATION DES PARAMÈTRES

### 8.1 EXPÉRIENCE 2

$$T_m = K_i * i_a \quad \rightarrow \quad K_i = \frac{T_m}{i_a} = \frac{0.52 \text{ Nm}}{1.09 \text{ A}} = 0.477 \text{ Nm/A}$$

$$R_a = \frac{V_a}{i_a} = 7.339 \Omega$$

### 8.2 EXPÉRIENCE 1

Équation Électrique (Obtenu avec KVL)

$$e_a - R_a i_a - L_a \frac{d}{dt} i_a - K_b \dot{\theta} = 0$$

$$\mathcal{L} \rightarrow E_a - R_a I_a(s) - s * L_a I_a(s) - s * K_b \Theta(s) = 0$$

Équation Mécanique

$$(T_m) - B_m \dot{\theta} = J_m \ddot{\theta}$$

$$\mathcal{L} \rightarrow (K_i I_a(s)) - B_m * s \Theta(s) = J_m * s^2 \Theta(s)$$

Fonction de transfert entre  $\Theta$  et  $E_a$

$$\frac{\Theta(s)}{E_a(s)} = \frac{K_i}{s[(R_a + sL_a)(J_m * s + B_m) + K_i K_b]}$$

Avec la relation de  $\omega = \frac{d}{dt} \theta \rightarrow \mathcal{L} \rightarrow \Omega(s) = s \Theta(s)$

On obtient la fonction de transfert entre  $\Omega$  et  $E_a$

$$\frac{\Omega(s)}{E_a(s)} = \frac{K_i}{[(R_a + sL_a)(J_m * s + B_m) + K_i K_b]}$$

Puisque  $sL_a \ll R_a$

$$\frac{\Omega(s)}{E_a(s)} = \frac{K_i}{[(R_a)(J_m * s + B_m) + K_i K_b]}$$

On réarrange la fonction de transfert pour qu'elle ressemble à une fonction de transfert d'ordre 1

$$\frac{\Omega(s)}{E_a(s)} = \frac{\frac{K_i}{R_a}}{(J_m * s + B_m) + \frac{(K_i K_b)}{R_a}} = \frac{\frac{0.477}{7.339}}{(J_m * s + B_m) + \left(\frac{0.477 * 0.477}{7.339}\right)}$$

$$\frac{\Omega(s)}{E_a(s)} = \frac{0.0649}{J_m * s + (B_m + 0.031)}$$

On revient dans le domaine temporel pour pouvoir trouver les paramètres  $J_m$  et  $B_m$

$$\Omega(s)[J_m * s + (B_m + 0.031)] = 0.0649 E_a(s)$$

$$\mathcal{L}^{-1} \rightarrow \omega(t) \left[ J_m * \frac{d}{dt} + (B_m + 0.031) \right] = 0.0649 e_a(t)$$

$$\omega(t) = \left( \frac{0.0649}{(B_m + 0.031)} \right) e_a(t) + \left( -\frac{J_m}{(B_m + 0.031)} \right) * \frac{d}{dt} \omega(t)$$

Équation linéaire utiliser dans MATLAB

$$Y = a_1 X_1 + a_2 X_2$$

$$a_1 = 1.4121$$

$$a_2 = -0.4984$$

$$B_m = \frac{0.0649}{a_1} - 0.031 \quad \text{et} \quad J_m = -a_2(B_m + 0.031)$$

$B_m = 0.0149 \quad \text{et} \quad J_m = 0.0229$
---

### 8.3 CODE MATLAB DE L'IDENTIFICATION

```
% partie identification
load donnees_moteur_2016

dt = t(2:end) - t(1:end-1);
%Force d'Entree
X1 = tension;

%Premiere derivee
X2 = diff(vitesse)./dt;
X = [X1(1:end-1) X2];

%Vecteur de sortie
Y = vitesse(1:end-1);

%Matrice de correlation
R = X'*X;
P = X'*Y;

%Coefficients
A = inv(R)*P

Bm = (0.0649/A(1)) - 0.031
Jm = -A(2)*(Bm + 0.031)
```

## 9. MANDAT I : BONUS

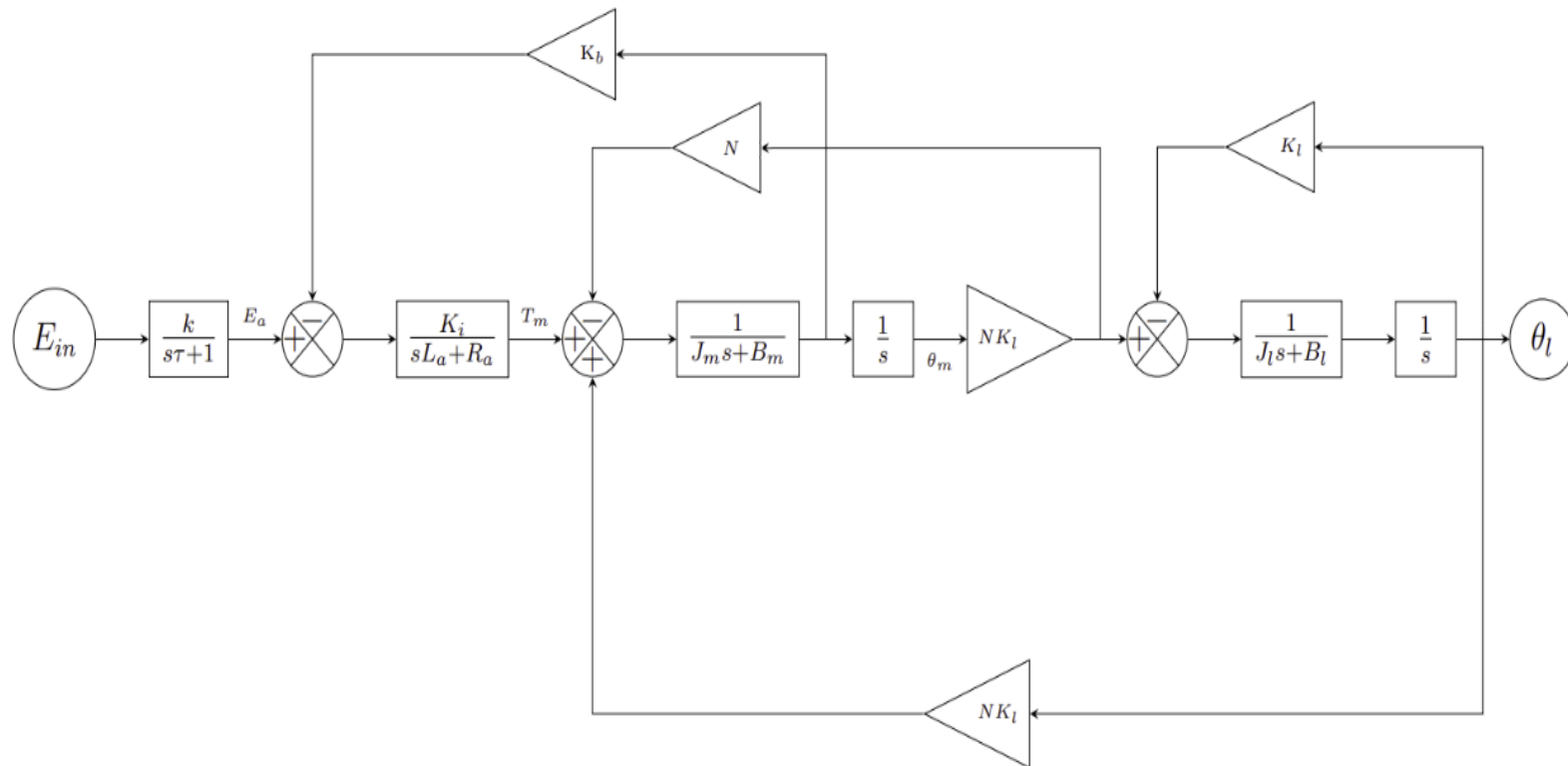


Figure 12: schéma bloc de l'arbre flexible

# Annexe – Calculs à la main

## APP 3 SS - A2023 - Problématique

Mandat A] Amplificateur

Valeurs connues

$\tau = 0.01 \text{ s} \Rightarrow$  Constante de temps ampli

$K = 100 \text{ V/rad} \Rightarrow$  Gain ampli

Equation standard Ordre 1

$$\frac{K}{\tau s + 1} = \frac{\text{Sortie}}{\text{Entrée}} = \frac{e_a}{e_{in}} \quad \begin{array}{l} \text{Entrée: } e_{in} \\ \text{Sortie: } e_a \end{array}$$

Résolution

Fonction de transfert:  $\frac{\text{Sortie}}{\text{Entrée}} = \frac{e_a}{e_{in}}$

$$\frac{e_a}{e_{in}} = \frac{K}{1 + \tau s} \Rightarrow K \cdot e_{in} = e_a + \tau \cdot s \cdot e_a \Rightarrow K \cdot e_{in} = e_a + \tau \cdot \dot{e}_a$$

$$\dot{e}_a = \frac{1}{\tau} [K \cdot e_{in} - e_a]$$

$$\dot{e}_a(t) = \frac{1}{\tau} [K \cdot e_{in}(t) - e_a(t)] \Leftrightarrow \dot{e}_a(t) = \frac{K}{\tau} \cdot e_{in}(t) - \frac{1}{\tau} e_a(t)$$

Laplace

$$s \cdot e_a(s) = \frac{K}{\tau} \cdot e_{in}(s) - \frac{1}{\tau} \cdot e_a(s) \Rightarrow \tau \cdot s \cdot e_a(s) = K \cdot e_{in}(s) - e_a(s) \Rightarrow K \cdot e_{in}(s) = e_a(s) [\tau \cdot s + 1]$$

$$\frac{e_a(s)}{e_{in}(s)} = \frac{K}{\tau \cdot s + 1} \rightarrow \text{Valide!}$$

Statique

$\dot{e}_a = 0$

$$0 = \frac{1}{\tau} [K \cdot e_{in} - e_a]$$

$$e_a = K \cdot e_{in}$$

## Mandat A] Moteur

### Valeurs connues

$R_a = 8 \Omega \Rightarrow$  Résistance de l'armature du moteur

$L_a = 0,008 \text{ H} \Rightarrow$  Inductance de l'armature du moteur

$K_t = 0,5 \text{ N}\cdot\text{m}/\text{A} \Rightarrow$  Constante de couple du moteur

$K_b = 0,5 \text{ V}/\text{rad/s} \Rightarrow$  Constante de force contre électromotrice du moteur

$J_m = 0,02 \text{ N}\cdot\text{m}\cdot\text{s}^2/\text{rad} \Rightarrow$  Inertie de l'armature

$B_m = 0,01 \Rightarrow$  Frottement visqueux de l'armature

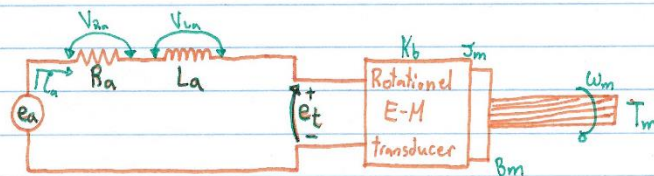
$N = 0,1 \Rightarrow$  Facteur de réduction

$J_L = 1 \text{ N}\cdot\text{m}\cdot\text{s}^2/\text{rad} \Rightarrow$  Inertie de la charge

$B_L = 1 \text{ Nm}/\text{rad/s} \Rightarrow$  Frottement visqueux de la charge

### Électrique

Moteur C.C.



$$V = R \cdot I$$

$$V = L \cdot \frac{di}{dt}$$

$$\& \quad e_t = K_b \cdot w_m$$

$$e_a = V_{Ra} + V_{La} + e_t \Rightarrow e_a = i_a \cdot R_a + L_a \cdot \frac{di_a}{dt} + K_b \cdot w_m \Rightarrow e_a = R_a i_a + L_a \dot{i}_a + K_b w_m$$

$$L_a \dot{i}_a = e_a - R_a i_a - K_b w_m \Rightarrow \boxed{i_a^* = \frac{1}{L_a} [e_a - R_a i_a - K_b w_m]} \Rightarrow \frac{1}{L_a} e_a - \frac{R_a}{L_a} i_a - \frac{K_b}{L_a} w_m = \dot{i}_a$$

### Laplace

$$s \cdot i_a(s) \cdot L_a = e_a(s) - R_a i_a(s) - K_b w_m(s) \Rightarrow i_a(s) \cdot s \cdot L_a + i_a(s) \cdot R_a = e_a(s) - K_b w_m(s) \Rightarrow i_a(s) [L_a s + R_a] = e_a(s) - K_b w_m(s)$$

### Statique

$$i_a = 0 \quad \& \quad w_m = 0$$

$$0 = \frac{1}{L_a} [e_a - R_a i_a - K_b w_m] \Rightarrow \boxed{\frac{e_a - K_b w_m}{R_a} = i_a}$$





## Mécanique (suite)

$$\left. \begin{aligned} \dot{\omega}_L &= \dot{\omega}_1 = N \cdot \dot{\omega}_2 \\ \omega_L &= \omega_2 = N \cdot \omega_1 \end{aligned} \right\} \rightarrow \begin{cases} T_L = J_L \cdot \dot{\omega}_1 + B_L \cdot \omega_1 \\ T_L = N(J_L \cdot \dot{\omega}_2 + B_L \cdot \omega_2) \end{cases} \text{ avec } \begin{aligned} \omega_1 &= \omega_m \\ \dot{\omega}_1 &= \dot{\omega}_m \end{aligned}$$

$$T_L = N(J_L \cdot \dot{\omega}_m + B_L \cdot \omega_m)$$

$$\dot{\omega}_m \cdot J_m = K_i \cdot i_a - B_m \cdot \omega_m - N[J_L \cdot \dot{\omega}_m + B_L \cdot \omega_m]$$

$$\dot{\omega}_m \cdot J_m = K_i \cdot i_a - B_m \cdot \omega_m - N^2 \cdot J_L \cdot \dot{\omega}_m - N^2 \cdot B_L \cdot \omega_m$$

$$\dot{\omega}_m \cdot J_m + N^2 \cdot J_L \cdot \dot{\omega}_m = K_i \cdot i_a - B_m \cdot \omega_m - N^2 \cdot B_L \cdot \omega_m$$

$$\dot{\omega}_m [J_m + N^2 \cdot J_L] = K_i \cdot i_a - \omega_m [B_m + N^2 \cdot B_L]$$

$$\dot{\omega}_m = \frac{1}{[J_m + N^2 \cdot J_L]} [K_i \cdot i_a - \omega_m (B_m + N^2 \cdot B_L)]$$

$$\dot{\omega}_m = \frac{K_i}{(J_m + N^2 \cdot J_L)} \cdot i_a - \frac{(B_m + N^2 \cdot B_L)}{(J_m + N^2 \cdot J_L)} \cdot \omega_m$$

Equation exprimée selon  $\dot{\omega}_m$

$$\frac{\dot{\omega}_L}{N} \cdot J_m = K_i \cdot i_a - B_m \cdot \frac{\omega_L}{N} - N(J_L \cdot \dot{\omega}_L + B_L \cdot \omega_L)$$

$$\dot{\omega}_L \cdot J_m = N \cdot K_i \cdot i_a - B_m \cdot \omega_L - N^2 \cdot J_L \cdot \dot{\omega}_L - N^2 \cdot B_L \cdot \omega_L$$

$$\dot{\omega}_L \cdot J_m + N^2 \cdot J_L \cdot \dot{\omega}_L = N \cdot K_i \cdot i_a - B_m \cdot \omega_L - N^2 \cdot B_L \cdot \omega_L$$

$$\dot{\omega}_L [J_m + N^2 \cdot J_L] = N \cdot K_i \cdot i_a - \omega_L [B_m + N^2 \cdot B_L]$$

$$\dot{\omega}_L = \frac{N \cdot K_i}{[J_m + N^2 \cdot J_L]} \cdot i_a - \frac{[B_m + N^2 \cdot B_L]}{[J_m + N^2 \cdot J_L]} \cdot \omega_L$$

Equation exprimée selon  $\dot{\omega}_L$

Validation avec  $\dot{\omega}_L = N \cdot \dot{\omega}_m$  et  $\omega_L = N \cdot \omega_m$

$$\dot{\omega}_m \cdot N = \frac{N \cdot K_i}{[J_m + N^2 \cdot J_L]} \cdot i_a - \frac{[B_m + N^2 \cdot B_L]}{[J_m + N^2 \cdot J_L]} \cdot \omega_m \cdot N$$

Validation réussie

## Statique

$$0 = \frac{N \cdot K_i}{[J_m + N^2 \cdot J_L]} \cdot i_a - \frac{(B_m + N^2 \cdot B_L)}{[J_m + N^2 \cdot J_L]} \cdot \omega_L$$

$$\frac{B_m + N^2 \cdot B_L}{J_m + N^2 \cdot J_L} \cdot \omega_L = \frac{N \cdot K_i}{J_m + N^2 \cdot J_L} \cdot i_a \rightarrow \omega_L = \frac{N \cdot K_i}{B_m + N^2 \cdot B_L} \cdot i_a$$



Mandat B] Équations d'état

Variables d'état:

$$x_1 = \theta_L \quad x_2 = \omega_L \quad x_3 = i_a \quad x_4 = e_a$$

$\omega_L = \dot{\theta}_L$

Équations:

$$\dot{e}_a = \frac{K}{\tau} \cdot e_{in} - \frac{1}{\tau} \cdot e_a \quad \dot{i}_a = \frac{1}{L_a} \cdot e_a - \frac{R_a}{L_a} \cdot i_a - \frac{K_b}{L_a} \cdot \omega_m \quad \dot{\omega}_L = \frac{N \cdot K_i}{[J_m + N^2 \cdot J_L]} \cdot i_a - \frac{[B_m + N^2 \cdot B_L]}{[J_m + N^2 \cdot J_L]} \cdot \omega_L$$

$$\dot{x}_1 = \dot{\theta}_L \quad \dot{x}_2 = \dot{\omega}_L \quad \dot{x}_3 = \dot{i}_a \quad \dot{x}_4 = \dot{e}_a$$

$$\dot{i}_a = \frac{1}{L_a} \cdot e_a - \frac{R_a}{L_a} \cdot i_a - \frac{K_b}{L_a \cdot N} \cdot \omega_L \quad \text{et} \quad \dot{\theta}_L = \omega_L$$

$$\dot{x}_1 = \dot{\theta}_L$$

$$\dot{x}_2 = \dot{\omega}_L = \frac{N \cdot K_i}{[J_m + N^2 \cdot J_L]} \cdot i_a - \frac{[B_m + N^2 \cdot B_L]}{[J_m + N^2 \cdot J_L]} \cdot \omega_L$$

$$\dot{x}_3 = \dot{i}_a = \frac{1}{L_a} \cdot e_a - \frac{R_a}{L_a} \cdot i_a - \frac{K_b}{L_a \cdot N} \cdot \omega_L$$

$$\dot{x}_4 = \dot{e}_a = \frac{K}{\tau} \cdot e_{in} - \frac{1}{\tau} \cdot e_a$$

Mandat C] Modèle ABCD

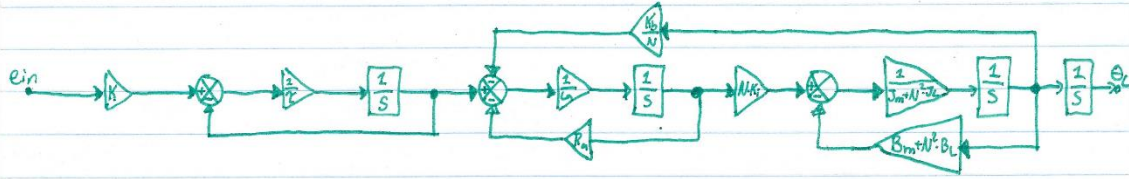
$$\dot{X} = Ax + Bu \quad \& \quad Y = Cx + Du$$

$$\dot{X} = \begin{bmatrix} \dot{\theta}_L \\ \dot{\omega}_L \\ \dot{i}_a \\ \dot{e}_a \end{bmatrix} = \underbrace{\begin{bmatrix} 0 & 1 & 0 & 0 \\ 0 & -\frac{[B_m + N^2 B_u]}{[J_m + N^2 J_L]} & \frac{N \cdot K_i}{[J_m + N^2 J_L]} & 0 \\ 0 & -\frac{K_b}{L_a N} & -\frac{R_a}{L_a} & \frac{1}{L_a} \\ 0 & 0 & 0 & -\frac{1}{\tau} \end{bmatrix}}_A \underbrace{\begin{bmatrix} \theta_L \\ \dot{\theta}_L \\ i_a \\ e_a \end{bmatrix}}_x + \underbrace{\begin{bmatrix} 0 \\ 0 \\ 0 \\ \frac{K}{\tau} \end{bmatrix}}_B \underbrace{e_{in}}_u$$

$$Y = \theta_L = \underbrace{\begin{bmatrix} 1 & 0 & 0 & 0 \end{bmatrix}}_C \underbrace{\begin{bmatrix} \theta_L \\ \dot{\theta}_L \\ i_a \\ e_a \end{bmatrix}}_x + \underbrace{\begin{bmatrix} 0 \end{bmatrix}}_D \underbrace{e_{in}}_u$$

## Mandat D] Schéma bloc & Laplace

$$\dot{e}_a = \frac{1}{\tau} [K \cdot e_{in} - e_a] \quad i_a^* = \frac{1}{L_a} [e_a - R_a i_a - \frac{K_b}{N} \cdot \omega_L] \quad \dot{\omega}_L = \frac{1}{J_m + N^2 J_L} [N \cdot K_i \cdot i_a - (B_m + N^2 B_L) \cdot \omega_L] \quad \dot{\theta}_L = \omega_L$$



## Laplace

$$\Theta_L(s) \cdot s \cdot s = \dot{\omega}_L \quad \& \quad \Theta_L(s) \cdot s = \omega_L$$

$$\tau \cdot s \cdot e_a(s) = K \cdot e_{in}(s) - e_a(s)$$

$$\tau \cdot s \cdot e_a(s) + e_a(s) = K \cdot e_{in}(s)$$

$$e_a(s) [\tau \cdot s + 1] = K \cdot e_{in}(s)$$

$$\frac{e_a(s)}{e_{in}(s)} = \frac{K}{\tau \cdot s + 1}$$

$$s \cdot i_a(s) \cdot L_a = e_a(s) - R_a i_a(s) - \frac{K_b}{N} \cdot s \cdot \Theta_L(s)$$

$$s \cdot i_a(s) \cdot L_a + R_a i_a(s) = e_a(s) - \frac{K_b}{N} \cdot s \cdot \Theta_L(s)$$

$$i_a(s) [s L_a + R_a] = e_a(s) - \frac{K_b}{N} \cdot s \cdot \Theta_L(s)$$

$$i_a(s) = \frac{1}{s L_a + R_a} \left[ e_a(s) - \frac{K_b}{N} \cdot s \cdot \Theta_L(s) \right]$$

$$s^2 \cdot \Theta_L(s) \cdot [J_m + N^2 J_L] = N \cdot K_i \cdot i_a(s) - (B_m + N^2 B_L) \cdot s \cdot \Theta_L(s)$$

$$N \cdot K_i \cdot i_a(s) = \Theta_L(s) [s^2 (J_m + N^2 J_L) + s (B_m + N^2 B_L)]$$

$$N \cdot K_i \cdot i_a(s) = \Theta_L(s) \left[ \frac{1}{s} \right] [s (J_m + N^2 J_L) + B_m + N^2 B_L]$$

$$\frac{\Theta_L}{i_a} = \frac{N \cdot K_i}{s (J_m + N^2 J_L) + B_m + N^2 B_L} \cdot \frac{1}{s}$$

Mandat E] FTBO & FTBF

~~FTBO~~

FTBO

$$\Theta_L(s) = \frac{N \cdot K_i}{s [s(\mathcal{J}_m + N^2 \mathcal{J}_L) + B_m + N^2 B_L]} \cdot \frac{1}{s} e_a(s)$$

$$\Theta_L(s) = \frac{N \cdot K_i}{[s^2(\mathcal{J}_m + N^2 \mathcal{J}_L) + s(B_m + N^2 B_L)]} \cdot \frac{1}{[s \cdot L_a + R_a]} [e_a(s) - \frac{K_b}{N} \cdot \Theta_L(s) \cdot s]$$

$$\mathcal{J}_m + N^2 \mathcal{J}_L = \textcircled{0} \quad B_m + N^2 B_L = \textcircled{0}$$

$$\Theta_L(s) = \frac{N \cdot K_i}{[s^2 \cdot \textcircled{0} + s \cdot \textcircled{0}]} [s \cdot L_a + R_a] [e_a(s) - \frac{K_b}{N} \cdot \Theta_L(s) \cdot s]$$

$$\Theta_L(s) = \frac{N \cdot K_i}{s^3 \cdot \textcircled{0} \cdot L_a + s^2 \cdot R_a + s^2 \cdot \textcircled{0} \cdot L_a + s \cdot \textcircled{0} \cdot R_a} [e_a(s) - \frac{K_b}{N} \cdot \Theta_L(s) \cdot s]$$

$$\Theta_L(s) [s^3 \cdot \textcircled{0} \cdot L_a + s^2 (R_a + \textcircled{0} \cdot L_a) + s \cdot \textcircled{0} \cdot R_a] = N \cdot K_i \cdot e_a(s) - \frac{K_b \cdot \textcircled{0} \cdot K_i}{\textcircled{0}} \cdot \Theta_L(s) \cdot s$$

$$\Theta_L(s) [s^3 \cdot \textcircled{0} \cdot L_a + s^2 (R_a + \textcircled{0} \cdot L_a) + s (\textcircled{0} \cdot R_a + K_i \cdot K_b)] = N \cdot K_i \cdot e_a(s)$$

$$\frac{\Theta_L(s)}{e_a(s)} = \frac{N \cdot K_i}{[s^3 \cdot \textcircled{0} \cdot L_a + \textcircled{0} \cdot s^2 (R_a + \textcircled{0} \cdot L_a) + s (\textcircled{0} \cdot R_a + K_i \cdot K_b)]}$$

$$\frac{\Theta_L(s)}{e_{in}(s)} = \frac{K}{[\tau \cdot s + 1]} \cdot \frac{N \cdot K_i}{[s^3 \cdot \textcircled{0} \cdot L_a + s^2 (R_a \cdot \textcircled{0} + L_a \cdot \textcircled{0}) + s (\textcircled{0} \cdot R_a + K_i \cdot K_b)]}$$

$$\frac{\Theta_L(s)}{e_{in}(s)} = \frac{K \cdot K_i \cdot N}{s^4 \cdot \tau \cdot \textcircled{0} \cdot L_a + s^3 \cdot \tau (R_a \cdot \textcircled{0} + L_a \cdot \textcircled{0}) + s^2 \tau (\textcircled{0} \cdot R_a + K_i \cdot K_b) + s^3 \cdot \textcircled{0} \cdot L_a + s^2 (R_a \cdot \textcircled{0} + \textcircled{0} \cdot L_a) + s (\textcircled{0} \cdot R_a + K_i \cdot K_b)}$$

$$\frac{\Theta_L(s)}{e_{in}(s)} = \frac{K \cdot K_i \cdot N}{s^4 \cdot \tau \cdot \textcircled{0} \cdot L_a + s^3 (\textcircled{0} \cdot L_a + \tau (R_a \cdot \textcircled{0} + L_a \cdot \textcircled{0})) + s^2 (R_a \cdot \textcircled{0} + L_a \cdot \textcircled{0} + \tau (\textcircled{0} \cdot R_a + K_i \cdot K_b)) + s (\textcircled{0} \cdot R_a + K_i \cdot K_b)}$$

8



FTBF

$$\boxed{FTBF = K \cdot \frac{FTBO}{1 + K \cdot FTBO}}$$

$$FTBO = \frac{num_{BO}}{den_{BO}}$$

$$FTBF = K_p \frac{num_{BO}}{den_{BO}} + \frac{1}{1 + \frac{num_{BO}}{den_{BO}} \cdot K_p}$$

$$FTBF = \frac{K_p \cdot num_{BO}}{den_{BO} + num_{BO} \cdot K_p}$$

$$FTBF = \frac{K_p \cdot K_i \cdot K \cdot N}{s^4(\tau \cdot L_a) + s^3(\tau \cdot L_a + \tau(R_a \cdot \tau + L_a \cdot \tau)) + s^2(R_a \cdot \tau + L_a \cdot \tau + \tau(R_a + K_i \cdot K_b)) + s(\tau \cdot R_a + K_i \cdot K_b) + K_p \cdot K_i \cdot K \cdot N}$$

Équation caractéristique FTBO

$$0 = s^4(\tau \cdot L_a) + s^3(\tau \cdot L_a + \tau(R_a \cdot \tau + L_a \cdot \tau)) + s^2(R_a \cdot \tau + L_a \cdot \tau + \tau(R_a + K_i \cdot K_b)) + s(\tau \cdot R_a + K_i \cdot K_b)$$

Équation caractéristique FTBF

$$0 = s^4(\tau \cdot L_a) + s^3(\tau \cdot L_a + \tau(R_a \cdot \tau + L_a \cdot \tau)) + s^2(R_a \cdot \tau + L_a \cdot \tau + \tau(R_a + K_i \cdot K_b)) + s(\tau \cdot R_a + K_i \cdot K_b) + K_p \cdot K_i \cdot K \cdot N$$

Fonction de transfert réduite (physique)

$$\text{Vitesse} \quad \left[ \hat{v}_n(s) \cdot R_a = e_n(s) - \frac{K_b}{N} \cdot s \cdot \hat{\theta}_L(s) \right] \quad \& \quad \left[ e_n = K \cdot e_{in} \right]$$

$$\hat{\theta}_L(s) = \frac{N \cdot K_i}{[s^2 (J_m + N^2 J_L) + s (B_m + N^2 B_L)]} \cdot \frac{1}{R_a} \left[ e_n(s) - \frac{K_b}{N} \cdot \hat{\theta}_L(s) \cdot s \right]$$

$$\bullet = J_m + N^2 J_L \quad \blacksquare = B_m + N^2 B_L$$

$$\hat{\theta}_L(s) = \frac{N \cdot K_i}{s^2 \cdot \bullet + s \cdot R_a} \cdot e_n(s) - \frac{K_b \cdot N \cdot K_i}{N \cdot s^2 \cdot R_a \cdot \bullet + s \cdot R_a \cdot \blacksquare} \cdot \hat{\theta}_L(s) \cdot s$$

$$\left[ \frac{K_b \cdot K_i}{s^2 \cdot R_a \cdot \bullet + s \cdot R_a \cdot \blacksquare} + 1 \right] \hat{\theta}_L(s) = \frac{N \cdot K_i}{s^2 \cdot R_a \cdot \bullet + s \cdot R_a \cdot \blacksquare} \cdot e_n = \frac{N \cdot K_i \cdot K}{s^2 \cdot R_a \cdot \bullet + s \cdot R_a \cdot \blacksquare} \cdot e_{in}$$

$$\boxed{\frac{\hat{\theta}_L(s)}{e_{in}(s)} = \frac{N \cdot K_i \cdot K}{K_b \cdot K_i + s^2 \cdot R_a \cdot \bullet + s \cdot R_a \cdot \blacksquare}}$$