4) MODELAGEM USANDO TRANSFORMADA DE LAPLACE Controle Automático I Prof. Fernando Passold 2022



FUNÇÕES TRANSFERÊNCIA

- $2 \sin(2 \pi 5 t)$ U(s)Y(s)G(s)
- que geralmente é mais fácil de analisar.
- ► A transformada de Laplace da *n*-ésima derivada de uma função é particularmente importante: $\mathscr{L}\left\{\frac{d^{n}f}{dt^{n}}\right\} = s^{n}F(s) - s^{n-1}f(0) - s^{n-2}\dot{f}(0) + \dots + f^{n-1}(0)$

Controle I: Modelagem usando Transformada de Laplace

-2

0

0.2

0.4

0.6

0.8



► Usando a transformada de Laplace, é possível converter a representação no domínio do tempo de um sistema em uma representação de entrada/saída no domínio da frequência, conhecida como função de transferência. Ao fazê-lo, também transforma a equação diferencial governante em uma equação algébrica



FUNÇÕES TRANSFERÊNCIA

- por exemplo, aqueles governados por uma equação diferencial de coeficiente constante, conforme mostrado abaixo: $a_{n}\frac{d^{n}y}{dt^{n}} + \dots + a_{1}\frac{dy}{dt} + a_{0}y(t) = b_{m}\frac{d^{m}u}{dt^{m}} + \dots + b_{1}\frac{du}{dt} + b_{0}u(t)$
- ► A transformada de Laplace desta equação é dada abaixo: $a_n s^n Y(s) + \dots + a_1 s Y(s) + a_0 Y(s) = b_m s^m U(s) + \dots + b_1 s U(s) + b_0 U(s)$
- saída Y(s) é, portanto:

$$G(s) = \frac{Y(s)}{U(s)} = \frac{b_m s^m + b_{m-1} s^{m-1} + \dots + b_1 s + b_0}{a_n s^n + a_{n-1} s^{n-1} + \dots + a_1 s + a_0}$$

- É útil fatorar o numerador e o denominador da função de transferência no que é chamado de forma de ganho de pólo zero: $G(s) = \frac{N(s)}{D(s)} = K \frac{(s - z_1)(s - z_2)\dots(s - z_{m-1})(s - z_m)}{(s - p_1)(s - p_2)\dots(s - p_{n-1})(s - p_n)}$
- > Os zeros da função de transferência, z_1, \ldots, z_m , são as raízes do polinômio numerador, ou seja, os valores de s tal $e K = b_m/a_n$.

> Os métodos de domínio de frequência são mais frequentemente usados para analisar sistemas LTI de entrada única/saída única (SISO),

> onde Y(s) e U(s) são as Transformadas de Laplace de y(t) e u(t), respectivamente. Observe que ao encontrar funções de transferência, sempre assumimos que cada uma das condições iniciais, y(0), $\dot{y}(0)$, u(0), etc. é zero. A função de transferência da entrada U(s) para a

que N(s) = 0. Os **pólos** da função de transferência, p_1, \ldots, p_n , são as raízes do polinômio denominador, ou seja, os valores de s tal que D(s) = 0. Tanto os zeros quanto os pólos podem ter valores complexos (têm partes reais e imaginárias). O ganho do sistema



MODELAGEM DE SISTEMAS MECÂNICOS

> As leis do movimento de Newton formam a base para a análise de sistemas direções opostas:

$$\sum \vec{F} = m \cdot \vec{a} = m \frac{d^2 \vec{x}}{dt^2} \qquad (1)$$

sistema mostrando todas as forças aplicadas.

mecânicos. A segunda lei de Newton, eq. (1), afirma que a soma das forças que atuam sobre um corpo é igual ao produto de sua massa e aceleração. A terceira lei de Newton, para nossos propósitos, afirma que se dois corpos estão em contato, então eles experimentam a mesma força de contato de magnitude, apenas agindo em

> Ao aplicar esta equação, é melhor construir um diagrama de corpo livre (FBD) do







EXEMPLO 1: MASSA COM ATRITO ROTACIONAL.



► Parâmetros:

(entrada) $\tau(t) =$ torque aplicado; $\theta(t) = \hat{a}$ ngulo da rotação; (desconhecido) (saída) inércia; J =B = coeficiente de atrito..

Controle I: Modelagem usando Transformada de Laplace

► Equação diferencial:

- 2a-Lei de Newton: $\tau(t) B \frac{d\theta}{dt} = J \frac{d^2\theta}{dt^2}$
- ► Transformada de Laplace:
 - $T(s) Bs\Theta(s) = ms^2\Theta(s)$
- Função Transferência: encontrando saída/entrada: T(s) $Js^2 + Bs$

Diagrama de Blocos:

$$\frac{1}{Js^2 + Bs} \xrightarrow{\Theta(s)}$$



EXEMPLO 2: SISTEMA MASSA-MOLA-AMORTECEDOR





- $\sum F_x = F(t) b\dot{x} kx = m\ddot{x}$
- como estabilidade e desempenho.

X(s) $ms^2 + bs + k$ F(s)

► O diagrama de corpo livre do sistema da fig. (a) para este sistema é mostrado na fig. (b). A força da mola é proporcional ao deslocamento da massa, x, e a força de amortecimento viscosa é proporcional à velocidade da massa, $v = \dot{x}$. Ambas as forças se opõem ao movimento da massa e são, portanto, mostradas na direção negativa x. Observe também que x = 0 corresponde à posição da massa quando a mola não está esticada. > Agora vamos somar as forças e aplicar a segunda lei de Newton, eq. (1), em cada direção. Nesse caso, não há forças atuando na direção y; no entanto, na direção *x*temos:

> Essa equação, conhecida como equação governante, caracteriza completamente o estado dinâmico do sistema. Mais tarde, veremos como usar isso para calcular a resposta do sistema a qualquer entrada externa, F(t), bem como analisar propriedades do sistema,

> A transformada de Laplace para este sistema assumindo condições iniciais zero é:







EXEMPLO 2: SISTEMA MASSA-MOLA-AMORTECEDOR



Controle I: Modelagem usando Transformada de Laplace



MODELAGEM DE SISTEMAS ELÉTRICOS

Assim como as leis de Newton para sistemas mecânicos, as leis de circuitos de Kirchoff são ferramentas analíticas fundamentais para a modelagem de sistemas elétricos. A lei dos nós (corrente) de Kirchoff (KCL) afirma que a soma das correntes elétricas que entram em um nó em um circuito deve ser igual à soma das correntes elétricas que saem do nó. A lei das malhas (tensão) de Kirchoff (KVL) afirma que a soma das diferenças de tensão em torno de qualquer circuito fechado em um circuito é zero. Ao aplicar KVL, as tensões da fonte são normalmente consideradas positivas e as tensões de carga são consideradas negativas.

Component	Voltage-current	Current-voltage	Voltage-charge	Impedance Z(s) = V(s)/I(s)	Admittance Y(s) = I(s)/V
Capacitor	$\nu(t) = \frac{1}{C} \int_0^1 i(\tau) d\tau$	$i(t) = C \frac{dv(t)}{dt}$	$v(t) = \frac{1}{C}q(t)$	$\frac{1}{Cs}$	Cs
	v(t) = Ri(t)	$i(t) = \frac{1}{R}v(t)$	$v(t) = R \frac{dq(t)}{dt}$	R	$\frac{1}{R} = G$
	$v(t) = L \frac{di(t)}{dt}$	$i(t) = \frac{1}{L} \int_0^1 v(\tau) d\tau$	$v(t) = L \frac{d^2 q(t)}{dt^2}$	Ls	$\frac{1}{Ls}$

TABLE 2.3	Voltage-current, v	voltage-charge,	and impedance	relationships	for capacitors,	resistors,	and inductors
-----------	--------------------	-----------------	---------------	---------------	-----------------	------------	---------------

 $R - \Omega$ (ohms), $G - \Omega$ (mhos), L - H (henries).

Note: The following set of symbols and units is used throughout this book: v(t) - V (volts), i(t) - A (amps), q(t) - Q (coulombs), C - F (farads),







EXEMPLO_3: CIRCUITO RL

Equações diferenciais:

2 incógnitas: 2 equações necessárias:

(1) Lei das (malhas) de tensão de Kirchoff:

(2) Tensão sobre resistor:

► Função Transferência: (1) V(s) - LsI(s) - RI(s) = 0(2) $V_R(s) = RI(s)$

Solução para as incógnitas:

(3)
$$I(s) = \frac{V(s)}{Ls + R}$$

(4)
$$V_R(s) = \frac{R V(s)}{Ls + R}$$

► Encontrando
$$V_R(s) / V(s)$$
:

$$\frac{V_R(s)}{V(s)} = \frac{R}{Ls + R}$$

Controle I: Modelagem usando Transformada de Laplace

 $v(t) - L\frac{d\,i}{dt} - Ri(t) = 0$

v(t)

i(t)

$$v_R(t) = R i(t)$$

► Parâmetros:



(entrada) v(t) = tensão de entrada; (saída) tensão no resistor; (desconhecido) $v_R(t)$ =(desconhecido) i(t) =corrente; indutância; L =R = resistência.

Diagrama de Blocos: Trabalhando com as eq. (3) e (2): I(S)Ls + RV(s) $\frac{V_R(s)}{R} = R$ I(s)







EXEMPLO_4: CIRCUITO RLC



- resistor, um indutor e um capacitor, conhecido como Circuito RLC.
- governante:

$$V(t) - Ri - L\frac{di}{dt} - \frac{1}{C}\int i\,dt = 0$$

- dinâmicos.
- $\frac{I(s)}{V(s)}$ $\frac{s}{Ls^2 + Rs + 1/C}$

Vamos agora considerar uma simples combinação em série de três elementos elétricos passivos: um

Como este circuito é uma malha única, cada nó possui apenas uma entrada e uma saída; portanto, a aplicação de KCL (lei dos nós (corrente) de Kirchoff) simplesmente mostra que a corrente é a mesma em todo o circuito em um dado instante, i(t). Agora aplicando KVL (lei das malhas (tensão) de Kirchoff) ao redor do laço e usando as convenções de sinais indicadas no diagrama, chegamos à seguinte equação

> Notamos que a equação governante para o circuito RLC tem uma forma análoga ao sistema mecânico massa-mola-amortecedor. Em particular, ambos são sistemas de segunda ordem onde a carga (integral da corrente) corresponde ao deslocamento, a indutância corresponde à massa, a resistência corresponde ao amortecimento viscoso e a capacitância inversa corresponde à rigidez da mola. Essas analogias e outras semelhantes acabam sendo bastante úteis conceitualmente na compreensão do comportamento de sistemas

> A representação da função de transferência pode ser encontrada tomando a transformada de Laplace como fizemos para a massa-mola-amortecedor ou a partir da equação do espaço de estados da seguinte forma:

MODELAGEM 1) PILOTO AUTOMÁTICO

- ► O objetivo do sistema de piloto automático é manter uma velocidade constante do veículo, apesar de distúrbios externos, como mudanças no vento ou na inclinação da estrada. Isso é feito medindo a velocidade do veículo, comparando-a com a velocidade desejada ou de referência e ajustando automaticamente o acelerador de acordo com uma lei de controle.
- > Consideramos aqui um modelo simples da dinâmica veicular, mostrado no diagrama de corpo livre (FBD) acima. O veículo, de massa *m*, é acionado por uma força de controle, *u*. A força *u* representa a força gerada na interface estrada/pneu. Para este modelo simplificado, assumiremos que podemos controlar essa força diretamente e desprezaremos a dinâmica do trem de força, pneus, etc., que geram a força. As forças resistivas, bv, devido à resistência ao rolamento e ao arrasto do vento, são assumidas que variam linearmente com a velocidade do veículo, v, e atuam na direção oposta ao movimento do veículo.

► Equações do sistema:

- Com as suposições anteriores, ficamos com um sistema massa-amortecedor de primeira ordem. Somando as forças na direção x e aplicando a 2^{a} lei de Newton, chegamos à eq. (1) do sistema.
- ► Como estamos interessados em controlar a velocidade do veículo, a equação de saída é escolhida na forma da eq. (2).
- > Tomando a transformada de Laplace da equação diferencial governante e assumindo condições iniciais nulas, a função de transferência do sistema fica como a eq. (3).

Prof. Fernando Passold



Dados:

Massa veículo, m = 1000 (Kg) Coeficiente de amortecimento, b = 50 (Ns/m)

Equações:

$$m\dot{v} + bv = u \tag{}$$

$$y = v$$

$$P(s) = \frac{V(s)}{U(s)} = \frac{1}{ms+b} \left(\frac{m/s}{N}\right)$$







- > Um atuador comum em sistemas de controle é o motor DC. Ele fornece movimento rotativo diretamente e, acoplado a rodas ou tambores e cabos, pode fornecer movimento de translação. O circuito elétrico equivalente da armadura e o diagrama de corpo livre do rotor são mostrados na figura ao lado.
- ▶ Para este exemplo, assumiremos que a entrada do sistema é a fonte de tensão (V) aplicada na armadura do motor, enquanto a saída é a velocidade de rotação do eixo $\dot{\theta}$. O rotor e o eixo são considerados rígidos. Assumimos ainda um modelo de atrito viscoso, ou seja, o torque de atrito é proporcional à velocidade angular do eixo. Este motor possui imãs permanentes.
- ► Equações do sistema:

Dados:

Momento de inércia do rotor, Constante de atrito viscoso do moto Constante de forças eletromotriz, Constante de torque do motor, Resistência elétrica. Indutância elétrica,

R Armature circuit Datar stator ΄τ(t) armature (rotor) to commutator

or,
$$J = 0,01$$
 ($Kg \cdot m^2$);
 $b = 0,1$ (Nms);
 $K_e = 0,01$ ($V/rad/s$);
 $K_t = 0,1$ (Nm/Amp);
 $R = 1$ ($Ohms$)
 $L = 0,5$ (H)

Prof. Fernando Passold



- ► Um atuador comum em sistemas de controle é o motor DC. Ele fornece movimento rotativo diretamente e, acoplado a rodas ou tambores e cabos, pode fornecer movimento de translação. O circuito elétrico equivalente da armadura e o diagrama de corpo livre do rotor são mostrados na figura ao lado.
- ▶ Para este exemplo, assumiremos que a entrada do sistema é a fonte de tensão (V) aplicada na armadura do motor, enquanto a saída é a velocidade de rotação do eixo $\dot{\theta}$. O rotor e o eixo são considerados rígidos. Assumimos ainda um modelo de atrito viscoso, ou seja, o torque de atrito é proporcional à velocidade angular do eixo.

Equações do sistema:

Em geral, o torque gerado por um motor CC é proporcional à corrente de armadura e à força do campo magnético. Neste exemplo vamos assumir que o campo magnético é constante e, portanto, que o torque do motor é proporcional apenas à corrente de armadura i por um fator constante K_t conforme mostrado na eq. (1). Isso é chamado de motor controlado por armadura.

- ► A força contraeletromotriz (fcem), e, é proporcional à velocidade angular do eixo por um fator constante K_{c} , eq. (2).
- ► Nas unidades SI, as constantes de torque do motor e de força eletromotriz são iguais, ou seja, $K_t = K_c$; portanto, usaremos K para representar tanto a constante de torque do motor quanto a constante de força eletromotriz.
- > Da figura, podemos derivar as seguintes equações governantes com base na 2ª lei de Newton e na lei das tensões de Kirchhoff: eq. (3) e eq. (4).





Equações do sistema:

Em geral, o torque gerado por um motor CC é proporcional à corrente de armadura e à força do campo magnético. Neste exemplo vamos assumir que o campo magnético é constante e, portanto, que o torque do motor é proporcional apenas à corrente de armadura i por um fator constante K_t conforme mostrado na eq. (1). Isso é chamado de motor controlado por armadura.

- ► A força contraeletromotriz (fcem), *e*, é proporcional à velocidade angular do eixo por um fator constante K_c — eq. (2).
- ► Nas unidades SI, as constantes de torque do motor e de força eletromotriz são iguais, ou seja, $K_t = K_c$; portanto, usaremos K para representar tanto a constante de torque do motor quanto a constante de força eletromotriz.
- > Da figura, podemos derivar as seguintes equações governantes com base na 2ª lei de Newton e na lei das tensões de Kirchhoff: eq. (3) e eq. (4).

► Função de Transferência:

Aplicando a transformada de Laplace, as equações de modelagem acima podem ser expressas em termos da variável de Laplace s: eq. (5) e eq. (6).

 \succ Chegamos à seguinte função de transferência em malha aberta eliminando I(s) entre as duas equações acima, onde a velocidade de rotação é considerada a saída e a tensão da armadura é considerada a entrada, ver eq. (7).



► Equações: $T = K_t i$ (1) $e = K_c \dot{\theta}$ (2) $J\ddot{\theta} + b\dot{\theta} = Ki$ (3) $L\frac{d\,i}{dt} + R\,i = V - K\dot{\theta} \quad (4)$ $s(Js + b)\Theta(s) = KI(s) (5)$ $(Ls + R) I(s) = V(s) - K s \Theta(s)$ $P(s) = \frac{\dot{\Theta}(s)}{V(s)} = \frac{K}{(Js+b)(Ls+R)+K^2} \left[\frac{rad/s}{V}\right]$ (7)



- Dados:
- Equações do siste Momento de inércia do rotor, Em geral, o torque **Constante de atrito viscoso do motor**, b = 0,1campo magnético. I Constante de forças eletromotriz, que o torque do mo conforme mostrado
- Resistência elétrica, A força contraeletro Indutância elétrica,
 - constante K_c eq.

 \blacktriangleright Nas unidades SI, as constantes de torque do motor e d

Matlab, arquivo "motor_velocidade.m":

```
% Modelagem motor CC/posição
% Ref.: https://ctms.engin.umich.edu/CTMS/index.php?
example=MotorPosition&section=SystemModeling
disp('Dados Motor CC - Posição angular')
J = 3.2284E-6;
b = 3.5077E-6;
K = 0.0274;
R = 4;
L = 2.75E-6;
s = tf('s');
P_{motor} = K/(s^{(J*s+b)*(L*s+R)+K^2)}
    equações acima, onde a velocidade de rotação é considerada a saída e a tensão da armadura é
```

```
considerada a entrada, ver eq. (7).
```



J = 0.01 ($Kg \cdot m^2$); (Nms);(V/rad/s) $K_e = 0.01$ $K_t = 0,1$ (Nm/Amp);*R* = 1 (Ohms) L = 0.5(H)

ça eletromotriz são iguais, ou







MODELAGEM 2) VELOCIDA Momento de inércia do rotor, Constante de atrito viscoso do motor,

► Matlab/Simulink: Equacionamentos extras:

 $J\frac{d^2\theta}{dt^2}$

► Aplicand

Aplicando 2a-Lei de Newton:

$$J\frac{d^{2}\theta}{dt^{2}} = T - b\frac{d\theta}{dt}, \text{ lembrando que: } T = K_{t}i, \text{ então:}$$

$$\frac{d^{2}\theta}{dt^{2}} = \frac{1}{J}\left(K_{t}i - b\frac{d\theta}{dt}\right)$$

► Aplicando Lei de Kirchoff:

 $L\frac{di}{dt} = -Ri + V - e$, lembrando que a fcem, $e = K_e \frac{d\theta}{dt}$, então: $\frac{di}{dt} = \frac{1}{L} \left(-Ri + v - K_c \frac{d\theta}{dt} \right)$

► Podemos ainda relacionar:

$$\int \frac{d^2\theta}{dt^2} dt = \frac{d\theta}{dt} \qquad \therefore \qquad \int \ddot{\theta} dt = \dot{\theta}$$
$$\int \frac{di}{dt} = i \qquad \therefore \qquad \int \dot{i} dt = i$$

Controle I: Modelagem usando Transformada de Laplace

Dados: Momento de inércia do rotor, Constante de forças eletromotriz,

Constante de torque do motor, Resistência elétrica, Indutância elétrica,



► Equações:

$$T = K_t i \qquad (1)$$

$$e = K_c \dot{\theta} \qquad (2)$$

$$J \ddot{\theta} + b \dot{\theta} = K i \qquad (3)$$

$$L \frac{d i}{dt} + R i = V - K \dot{\theta} \qquad (4)$$

$$s(Js + b) \Theta(s) = K I(s) \qquad (5)$$

$$(Ls + R) I(s) = V(s) - K s \Theta(s)$$

$$P(s) = \frac{\dot{\Theta}(s)}{V(s)} = \frac{K}{(Js + b)(Ls + R) + K^2}$$

$$(7)$$

Prof. Fernando Passold



MODELAGEM 2) VELOCIDA Momento de inércia do rotor, Constante de atrito viscoso do motor,

► Matlab/Simulink: Equacionamentos extras:

► Aplicando 2a-Lei de Newton: $J\frac{d^2\theta}{dt^2} = T - b\frac{d\theta}{dt}$, lembrando que: $T = K_t i$, então: $\frac{d^2\theta}{dt^2} = \frac{1}{J} \left(K_t i - b \frac{d\theta}{dt} \right)$

► Aplicando Lei de Kirchoff:

 $L\frac{di}{dt} = -Ri + V - e$, lembrando que a fcem, $e = K_e \frac{d\theta}{dt}$, então: $\frac{di}{dt} = \frac{1}{L} \left(-Ri + v - K_c \frac{d\theta}{dt} \right)$ 1) // d/dt(i) s Integrator ► Podemos ainda relacionar: $\int \frac{d^2\theta}{dt^2} dt = \frac{d\theta}{dt} \quad \therefore \quad \int \ddot{\theta} dt = \dot{\theta}$ $\int \frac{di}{dt} = i \quad \therefore \quad \int \dot{i} \, dt = i$ S d2/dt2(theta) Integrator1

Controle I: Modelagem usando Transformada de Laplace

Dados: Constante de forças eletromotriz,

Constante de torque do motor, Resistência elétrica, Indutância elétrica,





► Equações: $T = K_t i \qquad (1)$ $e = K_c \dot{\theta} \qquad (2)$ $J\ddot{\theta} + b\dot{\theta} = Ki$ (3) $L\frac{di}{dt} + Ri = V - K\dot{\theta} \quad (4)$ $s(Js + b)\Theta(s) = KI(s)$ (5) $(Ls + R) I(s) = V(s) - K s \Theta(s)$ $\dot{\Theta}(s)$ K $P(s) = \frac{O(s)}{V(s)} = \frac{1}{(Js+b)(Ls+R) + K^2}$ (7)



MODELAGEM 2) VELOCIDA Momento de inércia do rotor. Constante de atrito viscoso do r

► Matlab/Simulink: Equacionamentos extras:

► Aplicando 2a-Lei de Newton: $J\frac{d^2\theta}{dt^2} = T - b\frac{d\theta}{dt}$, lembrando que: $T = K_t i$, então: $\frac{d^2\theta}{dt^2} = \frac{1}{J} \left(K_t i - b \frac{d\theta}{dt} \right)$ ► Aplicando Lei de Kirchoff: $L\frac{di}{dt} = -Ri + V - e$, lembrando que a fcem, $e = K_e \frac{d\theta}{dt}$, então: $\frac{di}{dt} = \frac{1}{L} \left(-Ri + v - K_c \frac{d\theta}{dt} \right) <$ 1) d/dt(i) S Integrator ► Podemos ainda relacionar: $\int \frac{d^2\theta}{dt^2} dt = \frac{d\theta}{dt} \quad \therefore \quad \int \ddot{\theta} dt = \dot{\theta}$ $\int \frac{di}{dt} = i \quad \therefore \quad \int \dot{i} \, dt = i$ S d2/dt2(theta) Integrator1

Controle I: Modelagem usando Transformada de Laplace

Dados:

Constante de forças eletromotr

Constante de torque do motor, Resistência elétrica, Indutância elétrica,







Controle I: Modelagem usando Transformada de Laplace



MODELAGEM 2) VELOCIDA Constante de atrito viscos

Simulando no Matlab:

Dados:

0

0

2

Time (seconds)

Momento de inércia do re Constante de forças eletr

Constante de torque do r Resistência elétrica, Indutância elétrica,

MATLAB R2017b 0 6 5 🔥 🔒 🏑 Q Search Documentation APPS HOME PLOTS 📄 ≪ fernandopassold → Documents → UPF → Controle_1 → 4_Modelagem_Laplace → 🔷 🔶 🔁 2 Command Window Current Folder Workspace $(\overline{\mathbf{r}})$ \bigcirc 🖹 🛛 Name 🔺 Name 🔺 >> clear all Value figuras 😰 ans >> motor_velocidade 1x1 🗄 b Dados Motor CC - Velocidade angular: 0.10 train J K L R 9 4_modelag... 0.01 🗟 4_modelag... 0.01 V_motor = 9 4_modelag... 0.50 🗟 4_modelag... 0.01 1 😰 s Control Tut... 1x1 Control Tut... Η tout 54x 0.005 s^2 + 0.06 s + 0.1001 Control Tut... V_motor 1x1 🖻 laplace_intr... Continuous-time transfer function. 눱 motor_DC_... a motor_DC_... >> zpk(V_motor) motor_DC_... 🛀 motor_posi... ans = 渣 motor_posi... 1 motor_velo... 2 **Step Response** 🗟 Teaching M... _____ (s+9.997) (s+2.003) 🛀 train.m train.mdl.r2... 0.8 Continuous-time zero/pole/gain model. 渣 train.slx train.slx.r2... 皆 train_dados... >> step(10*V_motor) <u>ە</u> 0.6 <u>و</u> 🔁 train origin $f_{\overline{x}} >>$ Details ^ ₹ 0.4 ||||_ 0.2

Controle I: Modelagem usando Transformada de Laplace

botor,
$$J = 0.01$$
 $(Kg \cdot m^2)$;
so do motor, $b = 0.1$ (Nms) ;
remotriz, $K_c = 0.01$ $(V/rad/s)$;
motor, $K_c = 0.01$ (Nm/Amp) ;
 $R = 1$ $(Ohms)$
 $L = 0.5$ (H)
Matlab, arquivo "init_motor_velocidade.m":
* init_motor_velocidade.m"
* init_motor_velocidade.m":
* init_motor_velocidade.m"
* init_icializada dados para Modelagem motor CC - Velocidade
* Ref.: https://tms.engin.umich.edu/CTMS/index.php?
example=MotorSpeed§ion=SystemModeling
disp('Dados Motor CC - Velocidade angular:')
J = 0.01; % cte atrito viscos do motor
K = 0.01; % cte foră§a eletromotriz e de torque do motor
(unidades S.I.)
R = 1; % resistă^ancia elÃ@trica do motor
L = 0.5; % indutÂtncia elÃ@trica do motor
S = tf('s');
V_motor = K/((J*s+b)*(L*s+R)+K^2)

 $S(Js + b) \Theta(s) = KI(s) (5)$
 $(Ls + R) I(s) = V(s) - K s\Theta(s)$
 $P(s) = \frac{\dot{\Theta}(s)}{V(s)} = \frac{K}{(Js + b)(Ls + R) + K^2}$
(7)





Nossa tarefa é resolver problemas incrivelmente complexos e fazer com que sua solução pareça inevitável e incrivelmente simples, de modo que as pessoas não percebem como a coisa foi difícil.

-Jonathan Ive



MODELAGEM 3) POSIÇÃO DE UM MOTOR DC

► Equações do sistema:

Em geral, o torque gerado por um motor CC é proporcional à corrente de armadura e à força do campo magnético. Neste exemplo vamos assumir que o campo magnético é constante e, portanto, que o torque do motor é proporcional apenas à corrente de armadura i por um fator constante K_t conforme mostrado na eq. (1). Isso é chamado de motor controlado por armadura.

- > A força contraeletromotriz (fcem), e, é proporcional à velocidade angular do eixo por um fator constante K_c — eq. (2).
- ► Nas unidades SI, as constantes de torque do motor e de força eletromotriz são iguais, ou seja, $K_t = K_c$; portanto, usaremos K para representar tanto a constante de torque do motor quanto a constante de força eletromotriz.
- > Da figura, podemos derivar as seguintes equações governantes com base na 2ª lei de Newton e na lei das tensões de Kirchhoff: eq. (3) e eq. (4).

► Função de Transferência:

- Aplicando a transformada de Laplace, as equações de modelagem acima podem ser expressas em termos da variável de Laplace s: eq. (5) e eq. (6).
- \blacktriangleright Chegamos à seguinte função de transferência em malha aberta eliminando I(s) entre as duas equações acima, onde a velocidade de rotação é considerada a saída e a tensão da armadura é considerada a entrada, ver eq. (7).
- > No entanto, para este exemplo, teremos a posição como saída. Podemos obter a posição integrando a velocidade, portanto, basta dividir a função de transferência acima por s (eq. 8).

Prof. Fernando Passold

$$\begin{array}{c} & \underset{k}{\overset{R}{\leftarrow}} & \underset{k}{\overset{L}{\leftarrow}} & \underset{k}{\overset{K}{\leftarrow}} & \underset{k}{\overset{K}{\leftarrow}} & \underset{k}{\overset{K}{\leftarrow}} & \underset{k}{\overset{K}{\leftarrow}} \\ & \underset{k}{\overset{K}{\leftarrow}} & \underset{k}{\overset{K}{\leftarrow}} & \underset{k}{\overset{K}{\leftarrow}} & \underset{k}{\overset{K}{\leftarrow}} \\ & \underset{k}{\overset{K}{\leftarrow}} & \underset{k}{\overset{K}{\leftarrow}} & \underset{k}{\overset{K}{\leftarrow}} & \underset{k}{\overset{K}{\leftarrow}} \\ & \underset{k}{\overset{K}{\leftarrow}} & \underset{k}{\overset{K}{\leftarrow} & \underset{k}{\overset{K}{\leftarrow}} & \underset{k}{\overset{K}{\leftarrow} & \underset{k}{\overset{K}{\leftarrow}} & \underset{k}{\overset{K}{\leftarrow} & \underset{k}{\overset{K}{\leftarrow}} & \underset{k}{\overset{K}{\leftarrow} & \underset{k}{\overset{K}{\leftarrow} & \underset{k}{\overset{K}{\leftarrow} & \underset{k}{$$



MODELAGEM 3) POSIÇÃO DE UM MOTOR DC

Parâmetros:

Momento de inércia do rotor. Constante de atrito viscoso do motor, Constante de forças eletromotriz,

Constante de torque do motor, Resistência elétrica. Indutância elétrica,

```
J = 3,2284 \times 10^{-6}
b = 3.5077 \times 10^{-6}
K_{e} = 0,0274
K_{t} = 0,0274
R = 4
```

$$L = 2,75 \times 10^{-6}$$

seja, $K_t = K_c$; portanto, usaremos K par constante de forca eletromotriz

presentar tanto a constante de torque do motor quanto a

Matlab, arquivo "init_motor_posicao.m":

```
% init_motor_posicao.m
% Inicializada dados para Modelagem motor CC - posição
% Ref.: https://ctms.engin.umich.edu/CTMS/index.php?
example=MotorPosition&section=SystemModeling
disp('Dados Motor CC - Posição angular:')
J = 3.2284E-6; % momento de inercia do motor
b = 3.5077E-6; % cte atrito viscoso do motor
K = 0.0274; % cte força eletromotriz e de torque do motor (unidades S.I.)
R = 4; % resistÃ<sup>a</sup>ncia elétrica do motor
              % indutância elétrica do motor
L = 2.75E-6;
s = tf('s');
P_{motor} = K/(s^{(J*s+b)*(L*s+R)+K^2)}
```

 $(Kg \cdot m^2);$ (Nms);(V/rad/s);(Nm/Amp);(Ohms) (H)

> n e na lei das is em termos da s equações acima, entrada, ver eq. egrando a

a do campo

R Armature circuit que o torque do nostrado na eq. Rotor ► Equações: or constante K_c $T = K_t i$ (1) $e = K_c \dot{\theta}$ (2) $J\ddot{\theta} + b\dot{\theta} = Ki$ (3) $L\frac{d\,i}{dt} + R\,i = V - K\dot{\theta}$ (4) $s(Js + b)\Theta(s) = KI(s)$ (5) $(Ls + R) I(s) = V(s) - K s \Theta(s)$ (6) $\frac{\dot{\Theta}(s)}{K} = \frac{K}{K}$ V(s) $(Js + b)(Ls + R) + K^2$ (7) $\Theta(s)$ K $s[(Js + b)(Ls + R) + K^2]$ V(s)(8)



MODELAGEM 3) POSIÇÃO DE	UM	Matlak % init_ % Inici % Ref.:
Simulando no Matlab:		disp('D) J = 3.2
<pre>>> init_motor_posicao</pre>		D = 3.5 K = 0.0 R = 4; L = 2.7 S = +f(
0.0274		P_motor
8.878e-12 s^3 + 1.291e-05 s^2 + 0.0007648 s	900	
Continuous-time transfer function.	800	
<pre>>> zpk(P_motor)</pre>	700 - 600 -	
ans =	00ge	
3.0862e+09	dű400	
s (s+1.454e06) (s+59.23)	300	
Continuous-time zero/pole/gain model.	200	
<pre>>> % Introduzindo degrau de 3 Volts no motor: >> step(3*P_motor)</pre>	100 0 0	1 2

o, arquivo "init_motor_posicao.m":

_motor_posicao.m

- alizada dados para Modelagem motor CC posição
- https://ctms.engin.umich.edu/CTMS/index.php?
- e=MotorPosition§ion=SystemModeling

```
ados Motor CC - Posição angular:')
```

- 284E-6; % momento de inercia do motor
- 5077E-6; % cte atrito viscoso do motor
- 0274; % cte força eletromotriz e de torque do motor (unidades S.I.) % resistÃ^ancia elÃOtrica do motor
- '5E-6; % indutância elétrica do motor

's');

 $= K/(s^{(J*s+b)*(L*s+R)+K^2)}$









MODELAGEM 3) POSIÇÃO

➤ (Outro) Diagrama de Blocos: 1) Transformação tensão para corrente: V(s) $I(s) = \frac{1}{I \cdot s + R} \left(V(s) - E(s) \right)$ E(s)

2) Transformação corrente para torque: *V*(*s*) $T(s) = K_t I(s)$



4) Força contra-eletromotriz: $E(s) = K_{\rho} \Theta(s) s$









MODELAGEM: PROCESSO COM INTEGRADOR...

Controle de nível de líquido em tanque:

Seja um tanque fechado, com vazão apenas de entrada (ver figura); no mesmo entra água à pressão e vazão constante e à temperatura ambiente. Determinar o nível do líquido passado certo intervalo de tempo. Suponha que o tanque inicia vazio, que a partir do tempo t=10segundos, o tanque começa à ser preenchido à 0,005 m³/s. Esta vazão se mantêm constante pelos próximos 1,5 minutos. Determine o nível do líquido atingido dentro do tanque passados 2,0 minutos no total... Gere um gráfico!

Dados: A = área da base do tanque = 0,5 m2; $Q_e = \text{Vazão}$ de entrada = 0,005 m3/s; h = alturado tanque (que varia de 0 à 2,0 metros).

► Equações:

$$h(t) = \underbrace{h_0}_{\text{altura}} + \frac{Q_e (m^{\frac{4}{p}1})}{A (m^{\frac{4}{p}}) (\frac{4}{p})} \cdot \Delta t (\frac{4}{p}) \qquad h(t) = h(t)$$

$$h(t) = h(t_i) + \int_{t_i}^{t_f} \frac{Q_e(t)}{A} dt \qquad =$$

altura

 h_{final}

$$h(t) = h(t_i) + \underbrace{\frac{Q_e}{A}}_{\alpha} \cdot \begin{bmatrix} 1 \end{bmatrix}_{t_i}^{t_f}$$

note que o "sinal" $Q_e(t)$ se comporta como um degrau de amplitude = 0,005 (m³/s).

Controle I: Modelagem usando Transformada de Laplace

$$\begin{aligned} &) + \alpha \cdot (t_f - t_i) \\ &0 + \frac{0,005}{0,5} \cdot (1,5*60-10) \\ &0,01 \cdot (90-10) \\ &0,01 \cdot 80 \\ &0.8 \ (m) \end{aligned}$$



Prof. Fernando Passold



h(t)



MODELAGEM: PROCESSO COM INTEGRADOR...

$$h(t) = h(t_i) + \int_{t_i}^{t_f} \frac{Q_e(t)}{A} dt$$

 \blacktriangleright note que o "sinal" $Q_e(t)$ se comporta como um degrau de amplitude = 0,005 $(m^{3}/s).$

```
% Simulando processo tipo 1 (1 integrador)
% Preenchendo tanque com l?quido
% Avaliando altura atingida pelo l?quido
% Criando vetor tempo da simula??o
t=0:1:2*60; % criando vetor tempo (1 em 1 segundo; 2 minutos)
u=length(t); % No. de pontos do vetor t; u = 121
Qe=zeros(1,u); % criando vetor Qe mesma dimensao vetor t, zerado
% mas Qe=0.005 entre 10 < t < 10+1,5*60</pre>
% t(10) =
              9
Qe(1, 10: (10+1.5*60+1)) = 0.005;
% verificando...
plot (t,Qe)
pause
A=0.5;
alpha=0.005/0.5; % razao
% inicializando vetor da altura com zeros
h=zeros(1,u);
for i=2:u
    h(i)=h(i-1)+Qe(i)/A; % calculando a integral de h(t)
end
[hAx,hLine1,hLine2] = plotyy(t,Qe, t,h);
title('Processo do tanque');
xlabel('tempo (seg)');
ylabel(hAx(1), 'Vazao (m^3/s)') % left y-axis
ylabel(hAx(2), 'Altura (m)') % right y-axis
```



Prof. Fernando Passold

MODELAGEM: PROCESSO COM INTEGRADOR...

$$h(t) = h(t_i) + \int_{t_i}^{t_f} \frac{Q_e(t)}{A} dt$$



Controle I: Modelagem usando Transformada de Laplace



► O Problema:

Uma bola é colocada em uma barra, onde ela pode rolar com 1 grau de liberdade ao longo da mesma. Um braço de alavanca é preso à viga em uma extremidade e uma engrenagem de servo na outra. À medida que a engrenagem do servo gira em um ângulo θ , a alavanca altera o ângulo α da barra. Quando o ângulo é alterado da posição horizontal, a gravidade faz com que a bola role ao longo da barra. Um controlador será projetado para este sistema para que a posição da bola possa ser manipulada. Requisitos de controle:

- tempo de ajuste \leq 3 segundos;
- overshoot $\leq 5\%$.



Parâmetros do sistema:	
M = massa da bola,	0,111
R = raio da bola,	0,015
d = deslocamento do braço da alavanca,	0,03
g = aceleração gravidade,	-9,8
L = comprimento da barra,	1,0
J = momento inércia bola,	9,99x10 ⁻⁶
r = posição da bola;	
$\alpha = \hat{a}$ ngulo da barra;	
$\theta = \hat{a}$ ngulo engrenagem servo.	





Equações do sistema:

Para este problema, vamos supor que a bola rola sem deslizar e o atrito entre a barra e a bola é desprezível.

A equação Lagrangiana para o movimento da bola é dada por: $0 = \left(\frac{J}{R^2} + m\right)\ddot{r} + mg\sin(\alpha) - mr\dot{\alpha}^2$

A linearização desta equação com respeito ao ângulo da bola ($\alpha = 0$), resulta em:

$$\left(\frac{J}{R^2} + m\right)\ddot{r} = -mg\alpha$$

A equação que associa o ângulo da barra com o ângulo da engrenagem do servo também pode ser aproximada por uma equação linear: $\alpha = -$ Substituindo na eq. anterior, teremos:

$$\left(\frac{J}{R^2} + m\right)\ddot{r} = -mg\frac{d}{L}\theta$$

Beam Ball Gea

Parâmetros do sistema:	
M = massa da bola,	0,111
R = raio da bola,	0,015
d = deslocamento do braço da alavanca,	0,03
g = aceleração gravidade,	-9,8
L = comprimento da barra,	1,0
J = momento inércia bola,	9,99x10
r = posição da bola;	
$\alpha = \hat{a}$ ngulo da barra;	

 $\theta = \hat{a}$ ngulo engrenagem servo.







Equações do sistema:

$$\left(\frac{J}{R^2} + m\right)\ddot{r} = -mg\frac{d}{L}\theta$$

Função transferência:

A transformada de Laplace da eq. anterior, leva à:

$$\left(\frac{J}{R^2} + m\right)R(s)s^2 = -\frac{mgd}{L}\Theta(s)$$

Rearranjando o termos para obter posição da bola, r(t) x ângulo da engrenagem, $\theta(t)$, obtemos:

$$\frac{R(s)}{\Theta(s)} = -\frac{mgd}{L\left(\frac{J}{R^2} + m\right)} \cdot \frac{1}{s^2}$$

Note que a esta função transferência embute um duplo integrador. Por conta disto, este sistema é marginalmente estável e se constitui num desafio de controle. Substituindo-se valores, obtemos:

$$\frac{R(s)}{\Theta(s)} = \frac{0,21}{s^2}$$

► Simulando uma entrada degrau de 15°, obtemos o resultado mostrado na figura ao lado.

```
>> theta_final=15*pi/180
theta_final =
       0.2618
>> step(theta_final*G)
```















Controle I: Modelagem usando Transformada de Laplace



MODELAGEM DE SISTEMAS ELÉTRICOS

Assim como as leis de Newton para sistemas mecânicos, as leis de circuitos de Kirchoff são ferramentas analíticas fundamentais para a modelagem de sistemas elétricos. A lei dos nós (corrente) de Kirchoff (KCL) afirma que a soma das correntes elétricas que entram em um nó em um circuito deve ser igual à soma das correntes elétricas que saem do nó. A lei das malhas (tensão) de Kirchoff (KVL) afirma que a soma das diferenças de tensão em torno de qualquer circuito fechado em um circuito é zero. Ao aplicar KVL, as tensões da fonte são normalmente consideradas positivas e as tensões de carga são consideradas negativas.

Component	Voltage-current	Current-voltage	Voltage-charge	Impedance Z(s) = V(s)/I(s)	Admittance Y(s) = I(s)/V
Capacitor	$\nu(t) = \frac{1}{C} \int_0^1 i(\tau) d\tau$	$i(t) = C \frac{dv(t)}{dt}$	$v(t) = \frac{1}{C}q(t)$	$\frac{1}{Cs}$	Cs
	v(t) = Ri(t)	$i(t) = \frac{1}{R}v(t)$	$v(t) = R \frac{dq(t)}{dt}$	R	$\frac{1}{R} = G$
	$v(t) = L \frac{di(t)}{dt}$	$i(t) = \frac{1}{L} \int_0^1 v(\tau) d\tau$	$v(t) = L \frac{d^2 q(t)}{dt^2}$	Ls	$\frac{1}{Ls}$

TABLE 2.3	Voltage-current, v	voltage-charge,	and impedance	relationships	for capacitors,	resistors,	and inductors
-----------	--------------------	-----------------	---------------	---------------	-----------------	------------	---------------

 $R - \Omega$ (ohms), $G - \Omega$ (mhos), L - H (henries).

Note: The following set of symbols and units is used throughout this book: v(t) - V (volts), i(t) - A (amps), q(t) - Q (coulombs), C - F (farads),









MODELANDO IMPEDÂNCIAS COMPLEXAS



Component	Voltage-current	Current-voltage	Voltage-charge	2
	$v(t) = \frac{1}{C} \int_0^1 i(\tau) d\tau$	$i(t) = C \frac{d\nu(t)}{dt}$	$v(t) = \frac{1}{C}q(t)$	
	v(t) = Ri(t)	$i(t) = \frac{1}{R}v(t)$	$v(t) = R \frac{dq(t)}{dt}$	
 Inductor	$v(t) = L \frac{di(t)}{dt}$	$i(t) = \frac{1}{L} \int_0^1 v(\tau) d\tau$	$v(t) = L \frac{d^2 q(t)}{dt^2}$	

[Ogata, Cap 3, pag 66 ~ 77]

Controle I: Modelagem usando Transformada de Laplace



MODELANDO IMPEDÂNCIAS COMPLEXAS (2)

- ► Considere a 1a-figura.
- ► Os capacitares C1 e C2 não estão carregados.
- ► Novo desenho: figuras (a) e (b)
- ► A corrente I se divide em I_1 e I_2 : $I = I_1 + I_2$ (1)
- ► Usando lei das malhas (quedas de tensão): $Z_2I_1 = (Z_3 + Z_4)I_2(2)$
- ► Podemos ainda relacionar:

$$I_{1} = \left(\frac{Z_{3} + Z_{4}}{Z_{2} + Z_{3} + Z_{4}}\right)I \qquad \circ -$$

$$I_{2} = \left(\frac{Z_{2}}{Z_{2} + Z_{3} + Z_{4}}\right)I \qquad \circ -$$

$$E_{i}(s) = Z_{1}I + Z_{2}I = \left[Z_{1} + \frac{Z_{2}(Z_{3} + Z_{4})}{Z_{2} + Z_{3} + Z_{4}}\right]I \qquad E_{i}(s)$$

$$E_{o}(s) = Z_{4}I_{2} = \left(\frac{Z_{2}Z_{4}}{Z_{2} + Z_{3} + Z_{4}}\right)I \qquad E_{i}(s)$$





 R_1

 \sim

 Z_1

 e_i

 $E_i(s)$





Finalmente: $E_o(s)$ Z_2Z_4 $E_i(s) = Z_1(Z_2 + Z_3 + Z_4) + Z_2(Z_3 + Z_4)$ ► $Z_1 = R_1; Z_2 = 1/(C_1s);$ $Z_3 = R_2; Z_4 = 1/(C_2s)$ $E_o(s)$ $C_1 s C_2 s$ $E_i(s)$ $\left(\frac{1}{C_{1}s} + R_{2} + \frac{1}{C_{2}s}\right) + \frac{1}{C_{1}s}$ $E_o(s)$ $R_1C_1R_2C_2s^2 + (R_1C_1 + R_2C_2 + R_1C_2)s + 1$ $E_i(s)$

(b)





MODELANDO ELEMENTOS EM CASCATA

- Considere a figura ao lado.
- ► Um circuito não afeta o outro (pelo amplificador de isolamento). Como a entrada do amplificador de isolamento é de impedância muito elevada, quando o mesmo é inserido entre dois circuitos, um circuito não "carrega" o outro.
- ► Os 2 circuitos estão em "cascata", então: $F(\mathbf{g})$ / 1 \ (1)

$$\frac{\frac{L_o(s)}{E_i(s)}}{\frac{E_o(s)}{E_i(s)}} = \frac{\left(\frac{1}{R_1C_1s+1}\right)(K)\left(\frac{1}{R_2C_2s+1}\right)}{(R_1C_1s+1)(R_2C_2s+1)}$$







AMPLIFICADORES OPERACIONAIS

► Ganho de malha-aberta:





Controle I: Modelagem usando Transformada de Laplace

► Ganho de malha-aberta:

Infinito – A principal função de um amplificador operacional é amplificar o sinal de entrada e quanto mais ganho em malha aberta ele tiver, melhor. O ganho de malha aberta é o ganho do amplificador operacional sem feedback positivo ou negativo e, para esse amplificador, o ganho será infinito, mas os valores reais típicos variam de cerca de 20.000 a 200.000.

► Impedância de entrada, (Z_{IN}) :

Infinita – A impedância de entrada é a razão entre a tensão de entrada e a corrente de entrada e é considerada infinita para evitar que qualquer corrente flua da fonte de alimentação para os circuitos de entrada do amplificador (_{IN=0}). Os amplificadores operacionais reais têm correntes de fuga de entrada de alguns pico-amps a alguns mili-amps.

► Impedância de saída, (Z_{OUT}) :

Zero – A impedância de saída do amplificador operacional ideal é assumida como zero atuando como uma fonte de tensão interna perfeita sem resistência interna para que ele possa fornecer a corrente necessária para a carga. Esta resistência interna está efetivamente em série com a carga, reduzindo assim a tensão de saída disponível para a carga. Os amplificadores operacionais reais têm impedâncias de saída na faixa de 100-20kΩ.







AMPLIFICADORES OPERACIONAIS



Controle I: Modelagem usando Transformada de Laplace

► Largura de banda, (BW):

Infinito – Um amplificador operacional ideal tem uma resposta de frequência infinita e pode amplificar qualquer sinal de frequência de DC para as frequências AC mais altas, portanto, supõe-se que tenha uma largura de banda infinita. Com amplificadores operacionais reais, a largura de banda é limitada pelo produto Gain-Bandwidth (GBP), que é igual à frequência em que o ganho do amplificador se torna unitário.

 $GBP = Ganho \times Largura de Banda = A \times BW$

A largura de banda dos amplificadores operacionais é a faixa de frequência na qual o ganho de tensão do amplificador está acima de **70,7%** ou **-3dB** (onde 0dB é o máximo) — ver fig. ao lado.



Zero – A saída do amplificador será zero quando a diferença de tensão entre as entradas inversora e não inversora for igual a zero, ou quando ambas as entradas estiverem aterradas. Os amplificadores operacionais reais têm uma certa quantidade de tensão de compensação de saída.













AMPLIFICADORES OPERACIONAIS (2): AMPLIFICADOR INVERSOR

> Amplificador Inversor:

► Equações:

$$i_1 = \frac{e_1 - e'}{R_1}$$
 e: $i_2 = \frac{e' - e_o}{R_2}$ Como a corrente que flue pelo amplificador é e_i
desprezível, praticamente: $i_1 = i_2$, e então:
 $\frac{e_1 - e'}{R_1} = \frac{e' - e_o}{R_2}$ Como ainda: $K(0 - e') = e_o$, $K \gg 1$, e $e' \cong 0$,
então:
 $\frac{e_i}{R_1} = \frac{-e_o}{R_2}$
 $e_o = -\left(\frac{R_2}{R_1}\right)e_i$





AMPLIFICADORES OPERACIONAIS (2): AMPLIFICADOR INVERSOR



Controle I: Modelagem usando Transformada de Laplace

> Amplificador Inversor:

► Neste circuito, o amplificador operacional é conectado com realimentação para produzir uma operação em malha fechada.

> Duas regras muito importantes (sobre amplificadores inversores):

"Nenhuma corrente flui para o terminal de entrada", e

► "V1 sempre é igual a V2". No entanto, em circuitos de amplificador operacional do mundo real, ambas as regras são ligeiramente quebradas.

► Isso ocorre porque a junção da entrada e do sinal de feedback (ponto x) está no mesmo potencial que a entrada positiva (+) que está em zero volts ou terra então, esta junção é uma "Terra Virtual". Devido a este nó de terra virtual, a resistência de entrada do amplificador é igual ao valor do resistor de entrada, R_{in} e o ganho de malha fechada do amplificador inversor pode ser definido pela razão dos dois resistores externos:

$$o(A_v) = \frac{V_{out}}{V_{in}} = -\frac{R_f}{R_{in}}$$







AMPLIFICADORES OPERACIONAIS (3): AMPLIFICADOR NÃO-INVERSOR



$$\blacktriangleright e_o = \left(1 + \frac{R_2}{R_1}\right)e_i$$

Controle I: Modelagem usando Transformada de Laplace





AMPLIFICADORES OPERACIONAIS (3): AMPLIFICADOR NÃO-INVERSOR



Controle I: Modelagem usando Transformada de Laplace

Amplificador Não-Inversor:

- ► Antes foi dito que para um amp-op ideal "Nenhuma corrente flui para o terminal de entrada" e que " V_1 sempre é igual a V_2 ". Isso ocorreu porque a junção do sinal de entrada e do sinal de feedback (V_1) estavam no mesmo potencial.
- Em outras palavras, a junção é um ponto de soma de "terra virtual". Por causa deste nó de terra virtual, os

resistores $R_f e R_2$ formam uma rede divisora de potencial simples através do amplificador não inversor com o ganho de tensão do circuito sendo determinado pelas razões de R_2 e R_f :

Ganho,
$$A_v = 1 + \frac{R_f}{R_2}$$

$$V_{1} = V_{in}$$

$$V_{out}$$

$$V_{in}$$

$$+ R_{f}$$

$$R_{2}$$





AMPLIFICADORES OPERACIONAIS (4): AMPLIFICADOR SOMADOR PONDERADO



$$I_F = I_1 + I_2 + I_3 = -\left(\frac{V_1}{R_{in}} + \frac{V_2}{R_{in}} + \frac{V_3}{R_{in}}\right)$$

Invertendo a eq. anterior:

$$V_{out} = -\frac{R_f}{R_{in}} \times V_{in}$$

Então: $-V_{out} = \left(\frac{R_F}{R_{in}}V_1 + \frac{R_F}{R_{in}}V_2 + \frac{R_F}{R_{in}}V_3\right)$

Se todos os R_{in} forem iguais:

$$-V_{out} = \frac{R_F}{R_{in}} \left(V_1 + V_2 + V_3 + \dots \right)$$

Controle I: Modelagem usando Transformada de Laplace

Se os R_{in} forem diferentes (amplificador somador ponderado), então teremos:

$$-V_{out} = V_1 \left(\frac{R_F}{R_1}\right) + V_2 \left(\frac{R_F}{R_1}\right)$$

$$-V_{out} = R_F \left(\frac{V_1}{R_1} + \right)$$

Circuito Amplificador **Inversor Somador** Poderado





AMPLIFICADORES OPERACIONAIS (5): AMPLIFICADOR DIFERENCIAL



Conectando-se as entradas referenciadas em relação ao terra (0 v), podemos usar superposição para resolver a tensão de saída V_{out} :

$$I_1 = \frac{V_1 - V_a}{R_1}, I_2 = \frac{V_2 - V_b}{R_2}, I_f = \frac{V_a - V_{out}}{R_3}$$

No ponto de somatório: $V_a = V_b e V_b = V_2 \left(\frac{R_4}{R_2 + R_4}\right)$ > Se $V_1 > V_2 \Rightarrow$ a soma de tensão de saída será negativa.

Circuito Amplificador Diferencial

$$e V_{2} = 0 \Rightarrow V_{out(a)} = -V_{1}\left(\frac{R_{3}}{R_{1}}\right)$$
$$e V_{1} = 0 \therefore V_{out(b)} = V_{2}\left(\frac{R_{4}}{R_{2} + R_{4}}\right)\left(\frac{R_{1} + R_{3}}{R_{1}}\right)$$
$$V_{out} = -V_{out(a)} + V_{out(b)}$$

Então:

$$Y_{out} = -V_1\left(\frac{R_3}{R_1}\right) + V_2\left(\frac{R_4}{R_2 + R_4}\right)\left(\frac{R_1 + R_3}{R_1}\right)$$

Se $R_1 = R_2$ e $R_3 = R_4$, a expressão se simplifica para:

 $V_{out} = \frac{R_3}{R_1} \left(V_2 - V_1 \right) \iff \text{que \acute{e} a eq. do amplificador diferencial.}$

► Se $V_2 > V_1 \Rightarrow$ a soma da tensão de saída será positiva.



AMPLIFICADORES OPERACIONAIS (6): AMPLIFICADOR DE INSTRUMENTAÇÃO



Ref.:

https://www.electronics-tutorials.ws/opamp/opamp 5.html

Controle I: Modelagem usando Transformada de Laplace

Circuito Amplificador de Instrumentação (AI)

Equação:

$$V_{out} = \left(V_2 - V_1\right) \left[1 + \frac{2R_2}{R_1}\right] \left(\frac{R_4}{R_3}\right)$$

- ► São amplificadores diferenciais de ganho muito alto que possuem uma alta impedância de entrada e uma saída de terminação simples. São usados para amplificar sinais diferenciais muito pequenos derivados de strain-gauges, termopares ou de sensores de corrente em sistemas de controle de motores.
- ► Ao contrário dos amp-op's padrão em que seu ganho em malha fechada é determinado por um feedback resistivo externo conectado entre seu terminal de saída e um terminal de entrada, positivo ou negativo, os AI's possuem um resistor de feedback interno que é efetivamente isolado de seus terminais de entrada já que o sinal de entrada é aplicado através de duas entradas diferenciais, $V_1 \in V_2$.
- ► O AI também possui uma taxa de rejeição de modo comum, CMRR, (saída nula quando $V_1 = V_2$) muito boa, bem superior a 100dB em DC.
- ► Geralmente suas entradas possuem uma alta impedância de entrada (Z_{in}) .



AMPLIFICADORES OPERACIONAIS (7): INTEGRADOR (PARCIAL)



Controle I: Modelagem usando Transformada de Laplace

$$\frac{E_o(s)}{E_i(s)} = -\left(\frac{R_2}{R_1}\right)\left(\frac{1}{R_2Cs+1}\right)$$



AMPLIFICADORES OPERACIONAIS (7): INTEGRADOR (PARCIAL)

Análise como impedâncias complexas e lembrando que trata-se de estrutura de amplificador inversor, teremos:

$$\frac{V_{out}}{V_{in}} = -\left(\frac{Z_f}{Z_{in}}\right)$$

$$Z_{in} = R_1$$

$$Z_f = \frac{V_2}{i_{R_2} + i_C}, \text{ onde: } I_{R_2}(s) = \frac{V_2(s)}{R_2} \text{ e } I_C(s) = C \cdot s V_2(s), \text{ entains}$$

$$Z_f = \frac{V_2(s)}{sCV_2(s) + \frac{1}{R_2}V_2(s)} = \frac{1}{sC + \frac{1}{R_2}} = \frac{R_2}{sR_2C + 1}$$

$$\frac{V_{out}(s)}{V_{in}(s)} = -\frac{Z_f}{Z_{in}} = \frac{\frac{R_2}{sR_2C + 1}}{\frac{R_1}{1}} = -\frac{R_2}{sR_1R_2C + R_1}$$

Isolando R_2 , obteremos \square





