

EA721 - Princípios de Controle e Servomecanismo

Parte 5.1: Revisão Espaço de Estados

Professora: Cecília de Freitas Moraes

Auxiliar didático (PED): Artêmio Andrade Barros

e-mails: cfmorais@unicamp.br

a242988@dac.unicamp.br

página: <https://cfmorais.fee.unicamp.br/>

MODELAGEM EM ESPAÇO DE ESTADOS

Equações no espaço de estados

De um modo simplificado serão consideradas as seguintes equações de estado:

$$\dot{\mathbf{x}}(t) = \mathbf{A}\mathbf{x}(t) + \mathbf{B}\mathbf{u}(t) \quad (1)$$

$$\mathbf{y}(t) = \mathbf{C}\mathbf{x}(t) + \mathbf{D}\mathbf{u}(t) \quad (2)$$

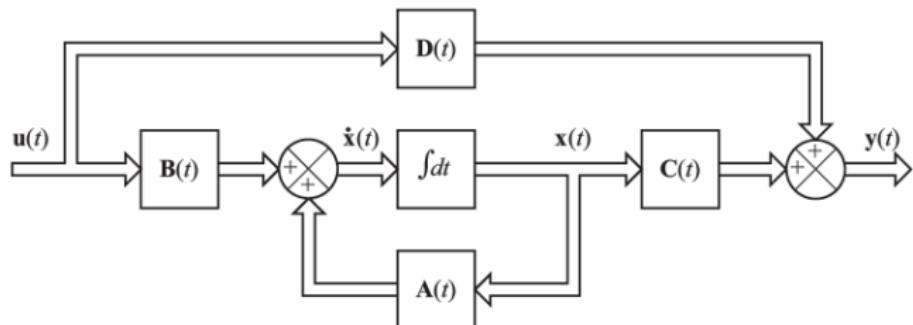
onde **A** é chamada matriz de estado, **B**, de matriz de entrada, **C**, de matriz de saída, e **D**, de matriz de transmissão direta. A Equação (1) é a equação de estado de um sistema linear invariante no tempo e a Equação (2) é a equação de saída para o mesmo sistema.

Diagrama de blocos do modelo de espaço de estados

Uma representação do diagrama de blocos das equações (1) e (2) é mostrada na Figura 2.14.

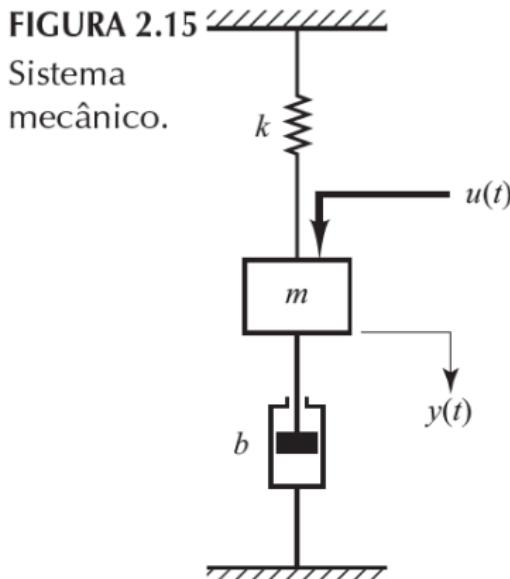
FIGURA 2.14

Diagrama de blocos de um sistema de controle linear de tempo contínuo, representado no espaço de estados.



Exemplo 2.12

Considere o sistema mecânico indicado na Figura 2.15. Admitimos que o sistema seja linear. A força externa $u(t)$ é a entrada do sistema, e o deslocamento $y(t)$ da massa é a saída. O deslocamento $y(t)$ é medido a partir da posição de equilíbrio, na ausência da força externa. Este é um sistema de entrada e saída únicas.



Exemplo 2.12

De acordo com o diagrama, a equação do sistema é:

$$m\ddot{y} + b\dot{y} + ky = u \quad (3)$$

Esse sistema é de segunda ordem. Isso significa que ele contém duas derivadas ou dois integradores. Vamos definir as variáveis de estado $x_1(t)$ e $x_2(t)$ sejam respectivamente a posição e a velocidade da massa:

$$x_1(t) = y(t)$$

$$x_2(t) = \dot{y}(t)$$

Então obtemos

$$\dot{x}_1(t) = x_2(t)$$

$$\dot{x}_2(t) = \frac{1}{m}(-ky - b\dot{y}) + \frac{1}{m}u$$

ou

$$\dot{x}_1(t) = x_2(t) \quad (4)$$

$$\dot{x}_2(t) = -\frac{k}{m}x_1 - \frac{b}{m}x_2 + \frac{1}{m}u \quad (5)$$

A equação de saída é:

$$y = x_1 \quad (6)$$

Exemplo 2.12

Sob a forma vetorial-matricial, as equações (4) e (5) podem ser escritas como:

$$\begin{bmatrix} \dot{x}_1 \\ \dot{x}_2 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 0 & 1 \\ -\frac{k}{m} & -\frac{b}{m} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} x_1 \\ x_2 \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} 0 \\ \frac{1}{m} \end{bmatrix} u \quad (7)$$

A equação de saída, Equação (6), pode ser escrita como:

$$y = [1 \quad 0] \begin{bmatrix} x_1 \\ x_2 \end{bmatrix} \quad (8)$$

A Equação (7) é uma equação de estado e a Equação (8) é uma equação de saída para o sistema. As equações (7) e (8) estão escritas na forma-padrão (1), (2), onde

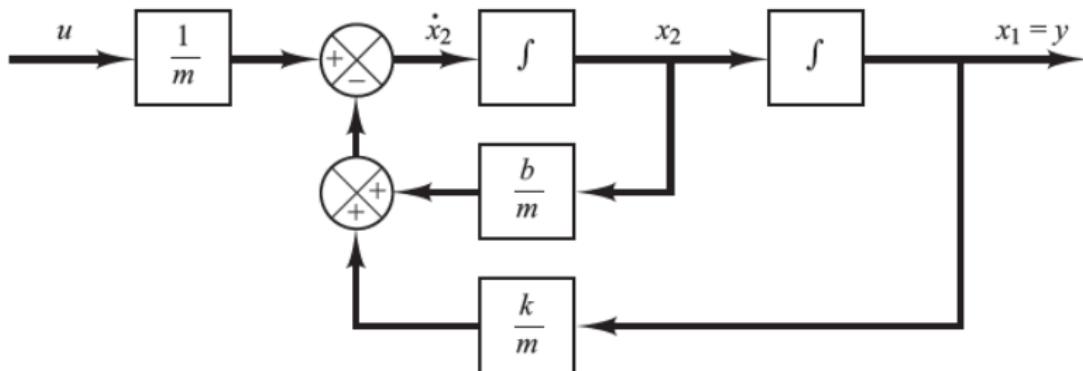
$$\mathbf{A} = \begin{bmatrix} 0 & 1 \\ -\frac{k}{m} & -\frac{b}{m} \end{bmatrix}, \mathbf{B} = \begin{bmatrix} 0 \\ \frac{1}{m} \end{bmatrix}, \mathbf{C} = [1 \quad 0], D = 0.$$

Exemplo 2.12

A Figura 2.16 é um diagrama de blocos do sistema. Note que as saídas dos integradores são variáveis de estado.

FIGURA 2.16

Diagrama de blocos do sistema mecânico mostrado na Figura 2.15.



Funções de transferência e equações no espaço de estados

A seguir, mostraremos como obter uma função de transferência de um sistema de entrada e de saída únicas a partir das equações no espaço de estados.

Consideremos o sistema cuja função de transferência é dada por:

$$\frac{Y(s)}{U(s)} = G(s) \quad (9)$$

Esse sistema pode ser representado no espaço de estados pelas seguintes equações:

$$\dot{\mathbf{x}}(t) = \mathbf{A}\mathbf{x}(t) + \mathbf{B}\mathbf{u}(t) \quad (10)$$

$$y(t) = \mathbf{C}\mathbf{x}(t) + \mathbf{D}\mathbf{u}(t) \quad (11)$$

onde \mathbf{x} é o vetor de estado, \mathbf{u} é a entrada e y é a saída.

Funções de transferência e equações no espaço de estados

A transformada de Laplace das equações (10) e (11) é dada por:

$$s\mathbf{X}(s) - \mathbf{x}(0) = \mathbf{AX}(s) + \mathbf{BU}(s) \quad (12)$$

$$\mathbf{Y}(s) = \mathbf{CX}(s) + \mathbf{DU}(s) \quad (13)$$

Uma vez que a função de transferência é a relação entre a transformada de Laplace da saída e da entrada quando as condições iniciais são nulas, estabelecemos $\mathbf{x}(0)$ igual a zero na Equação (12). Então, temos

$$s\mathbf{X}(s) - \mathbf{AX}(s) = \mathbf{BU}(s) \Rightarrow (s\mathbf{I} - \mathbf{A})\mathbf{X}(s) = \mathbf{BU}(s)$$

Multiplicando previamente por $(s\mathbf{I} - \mathbf{A})^{-1}$ ambos os lados dessa última equação:

$$\mathbf{X}(s) = (s\mathbf{I} - \mathbf{A})^{-1}\mathbf{BU}(s) \quad (14)$$

Substituindo a Equação (14) na Equação (13), temos:

$$\mathbf{Y}(s) = [\mathbf{C}(s\mathbf{I} - \mathbf{A})^{-1}\mathbf{B} + \mathbf{D}]U(s) \quad (15)$$

Comparando a Equação (15) com a Equação (9), vemos que:

$$G(s) = \frac{\mathbf{Y}(s)}{U(s)} = \mathbf{C}(s\mathbf{I} - \mathbf{A})^{-1}\mathbf{B} + \mathbf{D} \quad (16)$$

é a função de transferência do sistema em termos de \mathbf{A} , \mathbf{B} , \mathbf{C} e \mathbf{D} .

Funções de transferência e equações no espaço de estados

Observe que o lado direito da Equação (16) envolve $(sl - A)^{-1}$. Sabe-se que para uma matriz 2×2 , por exemplo, tem-se que

$$M = \begin{bmatrix} a & b \\ c & d \end{bmatrix} \Rightarrow M^{-1} = \frac{1}{\det(M)} \begin{bmatrix} d & -b \\ -c & a \end{bmatrix} = \frac{1}{a \cdot d - b \cdot c} \begin{bmatrix} d & -b \\ -c & a \end{bmatrix}$$

Em consequência, $G(s)$ pode ser escrito da seguinte maneira:

$$G(s) = \frac{Q(s)}{|s\mathbf{I} - \mathbf{A}|}$$

onde $Q(s)$ é um polinômio em s . A notação $|s\mathbf{I} - \mathbf{A}| = \det(s\mathbf{I} - \mathbf{A})$ é igual ao polinômio característico de $G(s)$.

Definição: Autovalores e polos

O escalar λ é chamado de **autovalor** da matriz $\mathbf{A}_{n \times n}$ e ele corresponde aos polos da função de transferência $G(s)$. Para calcular os autovalores de uma matriz basta resolver a equação característica:

$$\det(\lambda I - \mathbf{A}) = \det(\mathbf{A} - \lambda I) = 0$$

Exemplo 2.3

Considere novamente o sistema mecânico mostrado na Figura 2.15. As equações de espaço de estados para o sistema são dadas pelas equações (7) e (8). Vamos obter a função de transferência do sistema a partir das equações do espaço de estados. Pela substituição de **A**, **B**, **C** e **D** na Equação (16), obtemos:

$$\begin{aligned}G(s) &= \mathbf{C}(s\mathbf{I} - \mathbf{A})^{-1}\mathbf{B} + D \\&= [1 \quad 0] \left\{ \begin{bmatrix} s & 0 \\ 0 & s \end{bmatrix} - \begin{bmatrix} 0 & 1 \\ -\frac{k}{m} & -\frac{b}{m} \end{bmatrix} \right\}^{-1} \begin{bmatrix} 0 \\ \frac{1}{m} \end{bmatrix} + 0 \\&= [1 \quad 0] \begin{bmatrix} s & -1 \\ \frac{k}{m} & (s + \frac{b}{m}) \end{bmatrix}^{-1} \begin{bmatrix} 0 \\ \frac{1}{m} \end{bmatrix}\end{aligned}$$

Sabendo que

$$M^{-1} = \frac{1}{\det(M)} \cdot \text{adj}(M) \Rightarrow \text{adj}(M) = [M_{ij}]' \text{ com } M_{ij} = (-1)^{i+j} |H_{ij}|$$

em que H_{ij} é uma submatriz de M , de ordem $(n - 1)$ obtida eliminando a i -ésima linha e j -ésima coluna de M . Se M é uma matriz 2×2 , tem-se

$$M^{-1} = \begin{bmatrix} a & b \\ c & d \end{bmatrix}^{-1} = \frac{1}{a \cdot d - c \cdot b} \begin{bmatrix} d & -b \\ -c & a \end{bmatrix}$$

Exemplo 2.3

Note que

$$\begin{bmatrix} s & -1 \\ \frac{k}{m} & (s + \frac{b}{m}) \end{bmatrix}^{-1} = \frac{1}{s^2 + \frac{b}{m}s + \frac{k}{m}} \begin{bmatrix} (s + \frac{b}{m}) & 1 \\ -\frac{k}{m} & s \end{bmatrix}$$

Portanto, temos:

$$\begin{aligned} G(s) &= [1 \ 0] \frac{1}{s^2 + \frac{b}{m}s + \frac{k}{m}} \begin{bmatrix} (s + \frac{b}{m}) & 1 \\ -\frac{k}{m} & s \end{bmatrix} \begin{bmatrix} 0 \\ \frac{1}{m} \end{bmatrix} \\ &= \frac{1}{ms^2 + bs + k} \end{aligned}$$

Que seria a mesma função de transferência obtida aplicando-se a transformada de Laplace na equação diferencial de segunda ordem (3):

$$m\ddot{y} + b\dot{y} + ky = u \Rightarrow (ms^2 + bs + k)Y(s) = U(s) \Rightarrow G(s) = \frac{1}{ms^2 + bs + k}$$

REPRESENTAÇÃO EM FORMAS CANÔNICAS

Representação de funções de transferência no espaço de estados

Representação no espaço de estados em formas canônicas.

Considere um sistema definido pela seguinte equação diferencial de ordem n :

$$y^{(n)} + a_1 y^{(n-1)} + \cdots + a_{n-1} \dot{y} + a_n y = b_0 u^{(n)} + b_1 u^{(n-1)} + \cdots + b_{n-1} \dot{u} + b_n u \quad (17)$$

onde u é a entrada e y é a saída. Essa equação também pode ser escrita como a seguinte função de transferência.

$$\frac{Y(s)}{U(s)} = \frac{b_0 s^n + b_1 s^{n-1} + \cdots + b_{n-1} s + b_n}{s^n + a_1 s^{n-1} + \cdots + a_{n-1} s + a_n} \quad (18)$$

Muitas técnicas estão disponíveis para a obtenção da representação no espaço de estados a partir de funções de transferência. Nesta aula, introduziremos as representações no espaço de estados de sistemas definidos pelas equações (17) ou (18) nas formas canônicas controlável, observável e diagonal (ou de Jordan).

Representação de funções de transferência no espaço de estados

Forma canônica controlável.

A seguinte representação no espaço de estados é denominada forma canônica controlável:

$$\begin{bmatrix} \dot{x}_1 \\ \dot{x}_2 \\ \vdots \\ \dot{x}_{n-1} \\ \dot{x}_n \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 0 & 1 & 0 & \cdots & 0 \\ 0 & 0 & 1 & \cdots & 0 \\ \vdots & \vdots & \vdots & & \vdots \\ 0 & 0 & 0 & \cdots & 1 \\ -a_n & -a_{n-1} & -a_{n-2} & \cdots & -a_1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} x_1 \\ x_2 \\ \vdots \\ x_{n-1} \\ x_n \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} 0 \\ 0 \\ \vdots \\ 0 \\ 1 \end{bmatrix} u \quad (19)$$

$$y = [(b_n - a_n b_0) \quad (b_{n-1} - a_{n-1} b_0) \quad \cdots \quad (b_1 - a_1 b_0)] \begin{bmatrix} x_1 \\ x_2 \\ \vdots \\ x_n \end{bmatrix} + b_0 u \quad (20)$$

A forma canônica controlável é importante na discussão do projeto de sistemas de controle pela abordagem por alocação de polos.

Representação de funções de transferência no espaço de estados

Forma canônica observável.

A seguinte representação no espaço de estados é denominada forma canônica observável:

$$\begin{bmatrix} \dot{x}_1 \\ \dot{x}_2 \\ \vdots \\ \dot{x}_n \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 0 & 0 & \cdots & 0 & -a_n \\ 1 & 0 & \cdots & 0 & -a_{n-1} \\ \vdots & \vdots & & \vdots & \vdots \\ 0 & 0 & \cdots & 1 & -a_1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} x_1 \\ x_2 \\ \vdots \\ x_n \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} (b_n - a_n b_0) \\ (b_{n-1} - a_{n-1} b_0) \\ \vdots \\ (b_1 - a_1 b_0) \end{bmatrix} u \quad (21)$$

$$y = [0 \ 0 \ \cdots \ 0 \ 1] \begin{bmatrix} x_1 \\ x_2 \\ \vdots \\ x_n \end{bmatrix} + b_0 u \quad (22)$$

Note que a matriz de estado $n \times n$ da equação de estado dada pela Equação (21) é a transposta daquela equação de estado definida pela Equação (19).

Forma canônica diagonal.

Considere a função de transferência definida pela Equação (18). Consideramos aqui o caso em que o polinômio do denominador envolve somente raízes distintas. Para o caso de raízes distintas, a Equação (18) pode ser reescrita como:

$$\begin{aligned}\frac{Y(s)}{U(s)} &= \frac{b_0 s^n + b_1 s^{n-1} + \cdots + b_{n-1} s + b_n}{(s + p_1)(s + p_2) \cdots (s + p_n)} \\ &= b_0 + \frac{c_1}{s + p_1} + \frac{c_2}{s + p_2} + \cdots + \frac{c_n}{s + p_n}\end{aligned}\tag{23}$$

Representação de funções de transferência no espaço de estados

A forma canônica diagonal da representação no espaço de estados desse sistema é dada por:

$$\begin{bmatrix} \dot{x}_1 \\ \dot{x}_2 \\ \vdots \\ \dot{x}_n \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} -p_1 & & & 0 \\ & -p_2 & & \\ & & \ddots & \\ 0 & & & -p_n \end{bmatrix} \begin{bmatrix} x_1 \\ x_2 \\ \vdots \\ x_n \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} 1 \\ 1 \\ \vdots \\ 1 \end{bmatrix} u \quad (24)$$

$$y = [c_1 \ c_2 \ \cdots \ c_n] \begin{bmatrix} x_1 \\ x_2 \\ \vdots \\ x_n \end{bmatrix} + b_0 u \quad (25)$$

Forma canônica de Jordan.

Em seguida, consideraremos o caso em que o polinômio do denominador da Equação (18) envolve raízes múltiplas. Para esse caso, a forma canônica diagonal anterior precisa ser modificada para a forma canônica de Jordan. Suponha, por exemplo, que alguns polos (p_i , $i = 4, \dots, n$) sejam diferentes entre si, mas os três primeiros polos (p_i , $i = 1, 2, 3$) são iguais, ou seja, que $p_1 = p_2 = p_3$. Então, a forma fatorada de $Y(s)/U(s)$ resulta em:

$$\begin{aligned}\frac{Y(s)}{U(s)} &= \frac{b_0 s^n + b_1 s^{n-1} + \cdots + b_{n-1} s + b_n}{(s + p_1)^3 (s + p_4)(s + p_5) \cdots (s + p_n)} \\ &= b_0 + \frac{c_1}{(s + p_1)^3} + \frac{c_2}{(s + p_1)^2} + \frac{c_3}{s + p_1} + \frac{c_4}{s + p_4} + \cdots + \frac{c_n}{s + p_n}\end{aligned}$$

Representação de funções de transferência no espaço de estados

A representação desse sistema no espaço de estados, na forma canônica de Jordan, é dada por:

$$\begin{bmatrix} \dot{x}_1 \\ \dot{x}_2 \\ \dot{x}_3 \\ \dot{x}_4 \\ \vdots \\ \dot{x}_n \end{bmatrix} = \left[\begin{array}{ccc|cc|c} -p_1 & 1 & 0 & 0 & \cdots & 0 \\ 0 & -p_1 & 1 & \vdots & & \vdots \\ 0 & 0 & -p_1 & 0 & \cdots & 0 \\ 0 & \cdots & 0 & -p_4 & & 0 \\ \vdots & & \vdots & & \ddots & \\ 0 & \cdots & 0 & 0 & & -p_n \end{array} \right] \begin{bmatrix} x_1 \\ x_2 \\ x_3 \\ x_4 \\ \vdots \\ x_n \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} 0 \\ 0 \\ 1 \\ 1 \\ \vdots \\ 1 \end{bmatrix} u \quad (26)$$

$$y = [c_1 \ c_2 \ \cdots \ c_n] \begin{bmatrix} x_1 \\ x_2 \\ \vdots \\ x_n \end{bmatrix} + b_0 u \quad (27)$$

Exemplo 9.1

Considere o sistema dado por

$$\frac{Y(s)}{U(s)} = \frac{s+3}{s^2 + 3s + 2}$$

Obtenha a representação no espaço de estados nas formas canônicas controlável, observável e diagonal.

Forma canônica controlável:

$$\begin{bmatrix} \dot{x}_1(t) \\ \dot{x}_2(t) \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 0 & 1 \\ -2 & -3 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} x_1(t) \\ x_2(t) \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} 0 \\ 1 \end{bmatrix} u$$

$$y = [3 \quad 1] \begin{bmatrix} x_1 \\ x_2 \end{bmatrix}$$

Exemplo 9.1

Forma canônica observável:

$$\begin{bmatrix} \dot{x}_1(t) \\ \dot{x}_2(t) \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 0 & -2 \\ 1 & -3 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} x_1(t) \\ x_2(t) \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} 3 \\ 1 \end{bmatrix} u$$
$$y = [0 \quad 1] \begin{bmatrix} x_1 \\ x_2 \end{bmatrix}$$

Forma canônica diagonal:

$$\begin{bmatrix} \dot{x}_1(t) \\ \dot{x}_2(t) \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} -1 & 0 \\ 0 & -2 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} x_1(t) \\ x_2(t) \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} 1 \\ 1 \end{bmatrix} u$$
$$y = [2 \quad -1] \begin{bmatrix} x_1 \\ x_2 \end{bmatrix}$$

SOLUÇÃO DA EQUAÇÃO DE ESTADOS E EXPONENCIAL DE MATRIZ

Solução da equação de estado homogênea

Considere a equação diferencial vetorial-matricial de um sistema autônomo (sem entradas)

$$\dot{\mathbf{x}} = \mathbf{A}\mathbf{x} \quad (28)$$

onde \mathbf{x} = é um vetor de ordem n , \mathbf{A} = é uma matriz constante de ordem $n \times n$.

Em termos da matriz exponencial, a solução da Equação (28) pode ser escrita como:

$$\mathbf{x}(t) = e^{\mathbf{A}t}\mathbf{x}(0) \quad (29)$$

Como a matriz exponencial é muito importante na análise por espaço de estados de sistemas lineares, a seguir examinaremos alguns métodos para resolvê-la.

Teorema de Cayley-Hamilton

O teorema de Cayley-Hamilton é bastante útil na prova de teoremas que envolvem equações matriciais ou soluciona problemas que envolvem equações matriciais.

Sabendo que a equação característica de uma matriz \mathbf{A} $n \times n$ é dada por:

$$\det(\lambda I - A) = |\lambda I - \mathbf{A}| = \lambda^n + a_1\lambda^{n-1} + \cdots + a_{n-1}\lambda + a_n = 0,$$

o teorema de Cayley-Hamilton estabelece que a matriz \mathbf{A} satisfaz sua própria equação característica, ou seja:

$$\mathbf{A}^n + a_1\mathbf{A}^{n-1} + \cdots + a_{n-1}\mathbf{A} + a_n I = 0 \quad (30)$$

Esse teorema pode ser usado para resolver qualquer função matricial, incluindo a exponencial de matriz, conforme veremos nos exemplos a seguir.

Exemplo Cayley-Hamilton

Calcule a inversa da matriz

$$\mathbf{A} = \begin{bmatrix} 0 & 1 \\ -1 & 2.5 \end{bmatrix}$$

A equação característica de \mathbf{A} é

$$\det(\lambda I - \mathbf{A}) = |\lambda \mathbf{I} - \mathbf{A}| = \begin{vmatrix} \lambda & -1 \\ 1 & \lambda - 2.5 \end{vmatrix} = 0 \Rightarrow \lambda^2 - 2.5\lambda + 1 = 0$$

Multiplicando ambos lados da equação por λ^{-1} tem-se

$$\lambda - 2.5 + \lambda^{-1} = 0 \Rightarrow \lambda^{-1} = 2.5 - \lambda$$

Usando Cayley-Hamilton e aplicando \mathbf{A} à equação característica, tem-se

$$\mathbf{A}^{-1} = 2.5\mathbf{I} - \mathbf{A} = \begin{bmatrix} 2.5 & 0 \\ 0 & 2.5 \end{bmatrix} - \begin{bmatrix} 0 & 1 \\ -1 & 2.5 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 2.5 & -1 \\ 1 & 0 \end{bmatrix}$$

que equivale à inversa de \mathbf{A} .

Função de matriz quadrada - Propriedade baseada em Cayley-Hamilton

Seja $f(\lambda)$ uma função polinomial no autovalor λ , então

$$f(\lambda_i) = \sum_{k=0}^{n-1} \alpha_k \lambda_i^k, \quad i = 1, \dots, n$$

e pelo Teorema de Cayley-Hamilton

$$f(\mathbf{A}) = \sum_{k=0}^{n-1} \alpha_k \mathbf{A}^k$$

Se os n autovalores de \mathbf{A} forem distintos, teremos n equações em λ para determinar n coeficientes ($\alpha_k, k = 0, \dots, n-1$). No entanto, se nem todos autovalores de \mathbf{A} forem distintos, possuiremos menos equações do que o necessário para computar os coeficientes α_k , nesse caso, pode-se fazer o uso das derivadas de $f(\lambda)$ com relação a λ .

Exemplo: Potência de matriz quadrada com autovalores distintos

Calcule a função \mathbf{A}^4 para

$$\mathbf{A} = \begin{bmatrix} 3 & 2 \\ 0 & 1 \end{bmatrix}$$

Solução:

$$\det(\lambda I - A) = \det \left(\lambda \begin{bmatrix} 1 & 0 \\ 0 & 1 \end{bmatrix} - \begin{bmatrix} 3 & 2 \\ 0 & 1 \end{bmatrix} \right) = \det \begin{bmatrix} \lambda - 3 & -2 \\ 0 & \lambda - 1 \end{bmatrix} = 0$$
$$\lambda^2 - 4\lambda + 3 = 0 \Rightarrow \lambda = \frac{4 \pm \sqrt{16 - 12}}{2} \Rightarrow \lambda_1 = 3, \lambda_2 = 1.$$

Usando a propriedade do slide anterior:

$$\lambda^4 = \alpha_0 + \alpha_1 \lambda, \Rightarrow \begin{cases} 3^4 = \alpha_0 + \alpha_1 3 \\ 1^4 = \alpha_0 + \alpha_1 1 \end{cases} \Rightarrow \begin{cases} 81 = \alpha_0 + 3\alpha_1 \\ 1 = \alpha_0 + \alpha_1 \end{cases} \Rightarrow \begin{cases} \alpha_1 = 40, \\ \alpha_0 = -39 \end{cases}$$

Pelo teorema de Cayley-Hamilton

$$\mathbf{A}^4 = -39\mathbf{I} + 40\mathbf{A} = -39 \begin{bmatrix} 1 & 0 \\ 0 & 1 \end{bmatrix} + 40 \begin{bmatrix} 3 & 2 \\ 0 & 1 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 81 & 80 \\ 0 & 1 \end{bmatrix}.$$

Exemplo: Potência de matriz quadrada com autovalores múltiplos

Calcule a função \mathbf{A}^{10} para

$$\mathbf{A} = \begin{bmatrix} 1 & 2 \\ 0 & 1 \end{bmatrix} \Rightarrow \lambda_1 = \lambda_2 = 1.$$

Solução:

Usando a propriedade:

$$\lambda^{10} = \alpha_0 + \alpha_1\lambda, \quad 10\lambda^9 = \alpha_1$$

Como $\lambda = 1$ isso implica em $\alpha_1 = 10$ e $\alpha_0 = -9$, e pelo teorema de Cayley-Hamilton

$$\mathbf{A}^{10} = -9\mathbf{I} + 10\mathbf{A} = \begin{bmatrix} -9 & 0 \\ 0 & -9 \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} 10 & 20 \\ 0 & 10 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 1 & 20 \\ 0 & 1 \end{bmatrix}$$

que equivale a \mathbf{A}^{10} .

Exemplo: Exponencial de matriz quadrada com autovalores distintos

Calcule a função $\exp(\mathbf{A}t)$ para

$$\mathbf{A} = \begin{bmatrix} 3 & 2 \\ 0 & 1 \end{bmatrix}$$

Solução: Sabendo que $\lambda_1 = 3$ e $\lambda_2 = 1$, usando a propriedade, tem-se:

$$e^{\lambda t} = \alpha_0 + \alpha_1 \lambda, \Rightarrow \begin{cases} e^{3t} = \alpha_0 + \alpha_1 \cdot 3 \\ e^t = \alpha_0 + \alpha_1 \cdot 1 \end{cases} \Rightarrow \begin{aligned} \alpha_1 &= \frac{e^{3t} - e^t}{2}, \\ \alpha_0 &= \frac{3e^t - e^{3t}}{2} \end{aligned}$$

Pelo teorema de Cayley-Hamilton

$$\begin{aligned} \exp(\mathbf{A}t) &= \alpha_0 \mathbf{I} + \alpha_1 \mathbf{A} = \begin{bmatrix} \frac{3e^t - e^{3t}}{2} & 0 \\ 0 & \frac{3e^t - e^{3t}}{2} \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} 3 \left(\frac{e^{3t} - e^t}{2} \right) & 2 \left(\frac{e^{3t} - e^t}{2} \right) \\ 0 & \frac{e^{3t} - e^t}{2} \end{bmatrix} \\ &= \begin{bmatrix} e^{3t} & e^{3t} - e^t \\ 0 & e^t \end{bmatrix}. \end{aligned}$$

Exemplo: Exponencial de matriz quadrada com autovalores múltiplos

Calcule a função $\exp(\mathbf{A}t)$ para

$$\mathbf{A} = \begin{bmatrix} 1 & 2 \\ 0 & 1 \end{bmatrix} \Rightarrow \lambda_1 = \lambda_2 = 1.$$

Solução:

Usando a propriedade:

$$e^{\lambda t} = \alpha_0 + \alpha_1 \lambda, \quad te^{\lambda t} = \alpha_1$$

Como $\lambda = 1$ isso implica em $\alpha_1 = te^t$ e $\alpha_0 = (1 - t)e^t$, e pelo teorema de Cayley-Hamilton

$$\begin{aligned} \exp(\mathbf{A}t) &= (1 - t)e^t \mathbf{I} + te^t \mathbf{A} = \begin{bmatrix} e^t - te^t & 0 \\ 0 & e^t - te^t \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} te^t & 2te^t \\ 0 & te^t \end{bmatrix} \\ &= \begin{bmatrix} e^t & 2te^t \\ 0 & e^t \end{bmatrix}. \quad (31) \end{aligned}$$

Cálculo de $e^{\mathbf{A}t}$ por diagonalização

Se a matriz \mathbf{A} pode ser transformada na forma diagonal ($\mathbf{A} = \mathbf{P}\mathbf{D}\mathbf{P}^{-1}$, em que \mathbf{D} é uma matriz diagonal com os mesmos autovalores de \mathbf{A}), então $e^{\mathbf{A}t}$ pode ser dada por:

$$e^{\mathbf{A}t} = \mathbf{P}e^{\mathbf{D}t}\mathbf{P}^{-1} = \mathbf{P} \begin{bmatrix} e^{\lambda_1 t} & & & 0 \\ & e^{\lambda_2 t} & & \\ & & \ddots & \\ 0 & & & e^{\lambda_n t} \end{bmatrix} \mathbf{P}^{-1} \quad (32)$$

onde \mathbf{P} é uma matriz de transformação que diagonaliza \mathbf{A} . No caso de \mathbf{A} possuir apenas autovalores distintos e estiver escrita na forma canônica controlável, a matriz \mathbf{P} que diagonaliza \mathbf{A} é dada por

$$\mathbf{P} = \begin{bmatrix} 1 & 1 & \cdots & 1 \\ \lambda_1 & \lambda_2 & \cdots & \lambda_n \\ \lambda_1^2 & \lambda_2^2 & \cdots & \lambda_n^2 \\ \vdots & \vdots & \ddots & \vdots \\ \lambda_1^{n-1} & \lambda_2^{n-1} & \cdots & \lambda_n^{n-1} \end{bmatrix}$$

Cálculo de $e^{\mathbf{A}t}$ por diagonalização

Por exemplo, considere a seguinte matriz \mathbf{A} :

$$\mathbf{A} = \begin{bmatrix} 0 & 1 \\ 3 & 2 \end{bmatrix}$$

cuja equação característica é:

$$\begin{aligned}\det(\lambda I - \mathbf{A}) &= |\lambda \mathbf{I} - \mathbf{A}| = \det \begin{bmatrix} \lambda & -1 \\ -3 & \lambda - 2 \end{bmatrix} \\ &= \lambda^2 - 2\lambda - 3 = (\lambda + 1)(\lambda - 3) = 0\end{aligned}$$

Portanto, a matriz \mathbf{A} tem um autovalor em $\lambda = -1$ e outro em $\lambda = 3$. A matriz de transformação que vai transformar a matriz \mathbf{A} na forma diagonal pode ser dada por:

$$\mathbf{P} = \begin{bmatrix} 1 & 1 \\ -1 & 3 \end{bmatrix}$$

A inversa da matriz \mathbf{P} é:

$$\mathbf{P}^{-1} = \frac{1}{4} \begin{bmatrix} 3 & -1 \\ 1 & 1 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 0.75 & -0.25 \\ 0.25 & 0.25 \end{bmatrix}$$

Cálculo de $e^{\mathbf{A}t}$ por diagonalização

Assim podemos encontrar $e^{\mathbf{A}t}$ a partir de $e^{\mathbf{D}t}$:

$$\begin{aligned} e^{\mathbf{A}t} &= \mathbf{P}e^{\mathbf{D}t}\mathbf{P}^{-1} \\ &= \begin{bmatrix} 1 & 1 \\ -1 & 3 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} e^{-t} & 0 \\ 0 & e^{3t} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} 0.75 & -0.25 \\ 0.25 & 0.25 \end{bmatrix} \\ &= \begin{bmatrix} e^{-t} & e^{3t} \\ -e^{-t} & 3e^{3t} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} 0.75 & -0.25 \\ 0.25 & 0.25 \end{bmatrix} \\ &= \begin{bmatrix} 0.75e^{-t} + 0.25e^{3t} & -0.25e^{-t} + 0.25e^{3t} \\ -0.75e^{-t} + 0.75e^{3t} & 0.25e^{-t} + 0.75e^{3t} \end{bmatrix} \end{aligned}$$

Cálculo de $e^{\mathbf{A}t}$ por transformada de Laplace

Outro método de cálculo de $e^{\mathbf{A}t}$ é dado pela transformada inversa de Laplace como segue:

$$e^{\mathbf{A}t} = \mathcal{L}^{-1} [(s\mathbf{I} - \mathbf{A})^{-1}]$$

Então, para obter $e^{\mathbf{A}t}$, primeiro inverta a matriz $(s\mathbf{I} - \mathbf{A})$. Isso resulta em uma matriz cujos elementos são funções racionais em s .

Então, considere a transformada inversa de Laplace de cada elemento da matriz.

Exemplo 9.7

Considere a seguinte matriz \mathbf{A} :

$$\mathbf{A} = \begin{bmatrix} 0 & 1 \\ 0 & -2 \end{bmatrix}$$

Calcule $e^{\mathbf{A}t}$ usando 1) diagonalização e 2) transformada de Laplace.

Método 1. Os autovalores de \mathbf{A} são 0 e -2 ($\lambda_1 = 0$, $\lambda_2 = -2$). Uma matriz de transformação necessária \mathbf{P} pode ser obtida como:

$$\mathbf{P} = \begin{bmatrix} 1 & 1 \\ 0 & -2 \end{bmatrix}$$

Então, a partir da Equação (32), $e^{\mathbf{A}t}$ é obtida como segue:

$$e^{\mathbf{A}t} = \begin{bmatrix} 1 & 1 \\ 0 & -2 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} e^0 t & 0 \\ 0 & e^{-2t} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} 1 & \frac{1}{2} \\ 0 & -\frac{1}{2} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 1 & \frac{1}{2}(1 - e^{-2t}) \\ 0 & e^{-2t} \end{bmatrix}$$

Exemplo 9.7

Método 2. Como

$$s\mathbf{I} - \mathbf{A} = \begin{bmatrix} s & 0 \\ 0 & s \end{bmatrix} - \begin{bmatrix} 0 & 1 \\ 0 & -2 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} s & -1 \\ 0 & s+2 \end{bmatrix}$$

obtemos:

$$(s\mathbf{I} - \mathbf{A})^{-1} = \begin{bmatrix} \frac{1}{s} & \frac{1}{s(s+2)} \\ 0 & \frac{1}{s+2} \end{bmatrix}$$

Portanto,

$$e^{\mathbf{A}t} = \mathcal{L}^{-1} [(s\mathbf{I} - \mathbf{A})^{-1}] = \begin{bmatrix} 1 & \frac{1}{2}(1 - e^{-2t}) \\ 0 & e^{-2t} \end{bmatrix}$$

Cálculo de $e^{\mathbf{A}t}$ por Cayley-Hamilton

Caso 1: \mathbf{A} possui autovalores distintos.

$$e^{\mathbf{A}t} = \alpha_0(t)\mathbf{I} + \alpha_1(t)\mathbf{A} + \alpha_2(t)\mathbf{A}^2 + \cdots + \alpha_{m-1}(t)\mathbf{A}^{m-1} \quad (33)$$

em que, por Cayley-Hamilton, os coeficientes $\alpha_k(t)$ para ($k = 0, 1, 2, \dots, n - 1$) podem ser determinado por meio da solução do seguinte conjunto de n equações para o $\alpha_k(t)$:

$$\alpha_0(t) + \alpha_1(t)\lambda_1 + \alpha_2\lambda_1^2 + \cdots + \alpha_{n-1}(t)\lambda_1^{n-1} = e^{\lambda_1 t}$$

$$\alpha_0(t) + \alpha_1(t)\lambda_2 + \alpha_2\lambda_2^2 + \cdots + \alpha_{n-1}(t)\lambda_2^{n-1} = e^{\lambda_2 t}$$

⋮

$$\alpha_0(t) + \alpha_1(t)\lambda_n + \alpha_2\lambda_n^2 + \cdots + \alpha_{n-1}(t)\lambda_n^{n-1} = e^{\lambda_n t}$$

Se \mathbf{A} é uma matriz $n \times n$ e possui autovalores distintos, então o número de $\alpha_k(t)$ a ser determinado é n .

Cálculo de $e^{\mathbf{A}t}$ por Cayley-Hamilton

Caso 2: o polinômio mínimo de \mathbf{A} envolve raízes múltiplas.

Como um exemplo, considere o caso em que o polinômio mínimo de \mathbf{A} possui três raízes iguais ($\lambda_1 = \lambda_2 = \lambda_3$) e possui outras raízes ($\lambda_4, \lambda_5, \dots, \lambda_n$), todas elas distintas. Assim como no caso 1:

$$e^{\mathbf{A}t} = \alpha_0(t)\mathbf{I} + \alpha_1(t)\mathbf{A} + \alpha_2(t)\mathbf{A}^2 + \cdots + \alpha_{n-1}(t)\mathbf{A}^{n-1} \quad (34)$$

cujos coeficientes $\alpha_k(t)$ para ($k = 0, 1, 2, \dots, n - 1$) podem ser determinados por:

$$\alpha_2(t) + 3\alpha_3(t)\lambda_1 + \cdots + \frac{(n-1)(n-2)}{2}\alpha_{n-1}(t)\lambda_1^{n-3} = \frac{t^2}{2}e^{\lambda_1 t}$$

$$\alpha_1(t) + 2\alpha_2(t)\lambda_1 + 3\alpha_3(t)\lambda_1^2 + \cdots + (n-1)\alpha_{n-1}(t)\lambda_1^{n-2} = te^{\lambda_1 t}$$

$$\alpha_0(t) + \alpha_1(t)\lambda_1 + \alpha_2(t)\lambda_1^2 + \cdots + \alpha_{n-1}(t)\lambda_1^{n-1} = e^{\lambda_1 t}$$

$$\alpha_0(t) + \alpha_1(t)\lambda_4 + \alpha_2(t)\lambda_4^2 + \cdots + \alpha_{n-1}(t)\lambda_4^{n-1} = e^{\lambda_4 t}$$

⋮

$$\alpha_0(t) + \alpha_1(t)\lambda_n + \alpha_2(t)\lambda_n^2 + \cdots + \alpha_{n-1}(t)\lambda_n^{n-1} = e^{\lambda_n t}$$

Observe que as últimas equações são idênticas às obtidas para o caso de autovalores distintos, no entanto, as equações relacionadas aos autovalores múltiplos são obtidas aplicando-se uma derivada de ordem $k = 1, \dots, \ell - 1$ (em que ℓ é a multiplicidade) com relação ao autovalor múltiplo e dividindo-se por $k!$.

Exemplo 9.8

Considere a matriz

$$\mathbf{A} = \begin{bmatrix} 0 & 1 \\ 0 & -2 \end{bmatrix}$$

Determine $e^{\mathbf{A}t}$ utilizando o Teorema de Cayley-Hamilton.

Solução:

Como a matriz \mathbf{A} é triangular superior, os dois autovalores estão na diagonal principal: $\lambda_1 = 0$ e $\lambda_2 = -2$ e, portanto são distintos. Assim:

$$e^{\mathbf{A}t} = \alpha_0(t)\mathbf{I} + \alpha_1(t)\mathbf{A}$$

em que $\alpha_0(t)$ e $\alpha_1(t)$ podem ser obtidos a partir de

$$\alpha_0(t) + \alpha_1(t)\lambda_1 = e^{\lambda_1 t}$$

$$\alpha_0(t) + \alpha_1(t)\lambda_2 = e^{\lambda_2 t}$$

substituindo os autovalores, tem-se

$$\alpha_0(t) = 1$$

$$\alpha_0(t) - 2\alpha_1(t) = e^{-2t}$$

Resolvendo para $\alpha_0(t)$ e $\alpha_1(t)$, temos:

$$\alpha_0(t) = 1, \quad \alpha_1(t) = \frac{1}{2}(1 - e^{-2t})$$

Então, $e^{\mathbf{A}t}$ pode ser escrita como:

$$\begin{aligned} e^{\mathbf{A}t} &= \alpha_0(t)\mathbf{I} + \alpha_1(t)\mathbf{A} = \mathbf{I} + \frac{1}{2}(1 - e^{-2t})\mathbf{A} \\ &= \begin{bmatrix} 1 & \frac{1}{2}(1 - e^{-2t}) \\ 0 & e^{-2t} \end{bmatrix} \end{aligned}$$

Solução das equações de estado não homogêneas

A equação de estado não homogênea (com entrada) descrita por:

$$\dot{\mathbf{x}} = \mathbf{A}\mathbf{x} + \mathbf{B}\mathbf{u} \quad (35)$$

onde \mathbf{x} =vetor n , \mathbf{u} =vetor r , \mathbf{A} = matriz constante $n \times n$, \mathbf{B} = matriz constante $n \times r$ apresenta a seguinte solução

$$\mathbf{x}(t) = e^{\mathbf{A}t}\mathbf{x}(0) + \int_0^t e^{\mathbf{A}(t-\tau)}\mathbf{B}\mathbf{u}(\tau)d\tau \quad (36)$$

que também pode ser escrita como:

$$\mathbf{x}(t) = \Phi(t)\mathbf{x}(0) + \int_0^t \Phi(t-\tau)\mathbf{B}\mathbf{u}(\tau)d\tau \quad (37)$$

onde $\Phi(t) = e^{\mathbf{A}t}$. A solução $\mathbf{x}(t)$ é claramente a soma de um termo que consiste na transição do estado inicial (solução da equação homogênea) e de um termo proveniente do vetor de entrada.

Exemplo 9.6

Obtenha a resposta temporal do seguinte sistema:

$$\begin{bmatrix} \dot{x}_1 \\ \dot{x}_2 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 0 & 1 \\ -2 & -3 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} x_1 \\ x_2 \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} 0 \\ 1 \end{bmatrix} u$$

onde $u(t)$ é a função degrau unitário que ocorre em $t = 0$, ou

$$u(t) = 1(t)$$

Para esse sistema,

$$\mathbf{A} = \begin{bmatrix} 0 & 1 \\ -2 & -3 \end{bmatrix}, \quad \mathbf{B} = \begin{bmatrix} 0 \\ 1 \end{bmatrix}$$

A matriz de transição de estado $\Phi(t) = e^{\mathbf{At}}$ pode ser obtida por algum dos métodos apresentados, obtendo-se:

$$\Phi(t) = e^{\mathbf{At}} = \begin{bmatrix} 2e^{-t} - e^{-2t} & e^{-t} - e^{-2t} \\ -2e^{-t} + 2e^{-2t} & -e^{-t} + 2e^{-2t} \end{bmatrix}$$

Exemplo 9.6

A resposta ao degrau unitário é, então, obtida como:

$$\mathbf{x}(t) = e^{\mathbf{A}t} \mathbf{x}(0) + \int_0^t \begin{bmatrix} 2e^{-(t-\tau)} - e^{-2(t-\tau)} & e^{-(t-\tau)} - e^{-2(t-\tau)} \\ -2e^{-(t-\tau)} + 2e^{-2(t-\tau)} & -e^{-(t-\tau)} + 2e^{-2(t-\tau)} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} 0 \\ 1 \end{bmatrix} [1] d\tau$$

ou

$$\begin{bmatrix} x_1(t) \\ x_2(t) \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 2e^{-t} - e^{-2t} & e^{-t} - e^{-2t} \\ -2e^{-t} + 2e^{-2t} & -e^{-t} + 2e^{-2t} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} x_1(0) \\ x_2(0) \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} \frac{1}{2} - e^{-t} + \frac{1}{2}e^{-2t} \\ e^{-t} - e^{-2t} \end{bmatrix}$$

Se o estado inicial for nulo, ou $\mathbf{x}(0) = 0$, então $\mathbf{x}(t)$ poderá ser simplificada para:

$$\begin{bmatrix} x_1(t) \\ x_2(t) \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} \frac{1}{2} - e^{-t} + \frac{1}{2}e^{-2t} \\ e^{-t} - e^{-2t} \end{bmatrix}$$

CONTROLABILIDADE, OBSERVABILIDADE, ESTABILIZABILIDADE E DETECTABILIDADE

Controlabilidade completa de estado de sistemas de tempo contínuo

Considere o sistema de tempo contínuo

$$\dot{\mathbf{x}} = \mathbf{A}\mathbf{x} + \mathbf{B}u \quad (38)$$

Definição: Controlabilidade

O sistema descrito pela Equação (38) será dito de estado controlável em $t = t_0$ se for possível construir um sinal de controle não limitado que transfira o sistema de um estado inicial para qualquer estado final, em um intervalo de tempo finito $t_0 \leq t \leq t_1$. Se todo estado for controlável, então o sistema será considerado de estado completamente controlável.

Se o sistema for de estado completamente controlável, então, dado qualquer estado inicial $\mathbf{x}(0)$, o posto (número de linhas ou colunas linearmente independentes) da matriz de controlabilidade

$$Ctrb(A,B) = [\mathbf{B} \mid \mathbf{AB} \mid \cdots \mid \mathbf{A}^{n-1}\mathbf{B}]$$

deve ser n (n vetores-coluna linearmente independentes). No caso de sistemas com única entrada, a matriz de controlabilidade é quadrada e o teste é equivalente a verificar se o determinante da matriz de controlabilidade é **não nulo!** ($\det(Ctrb(A,B)) \neq 0$)

Exemplos Controlabilidade

Exemplo 9.10. Considere o sistema dado por:

$$\begin{bmatrix} \dot{x}_1 \\ \dot{x}_2 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 1 & 1 \\ 0 & -1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} x_1 \\ x_2 \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} 1 \\ 0 \end{bmatrix} u$$

Como

$$Ctrb(\mathbf{A}, \mathbf{B}) = [\mathbf{B} \mid \mathbf{AB}] = \begin{bmatrix} 1 & 1 \\ 0 & 0 \end{bmatrix}$$

$$\det(Ctrb(\mathbf{A}, \mathbf{B})) = 0,$$

o sistema não é de estado completamente controlável.

Exemplo 9.11. Considere o sistema dado por:

$$\begin{bmatrix} \dot{x}_1 \\ \dot{x}_2 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 1 & 1 \\ 2 & -1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} x_1 \\ x_2 \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} 0 \\ 1 \end{bmatrix} u$$

Para esse caso,

$$Ctrb(\mathbf{A}, \mathbf{B}) = [\mathbf{B} \mid \mathbf{AB}] = \begin{bmatrix} 0 & 1 \\ 1 & -1 \end{bmatrix}$$

$$\det(Ctrb(\mathbf{A}, \mathbf{B})) \neq 0,$$

O sistema é, portanto, de estado completamente controlável.

Controlabilidade e Forma de Jordan

Se o sistema (38) estiver na forma de Jordan, ele é de estado completamente controlável se, e somente se,

- (1) não houver dois blocos de Jordan na matriz \mathbf{J} associados ao mesmo autovalor,
- (2) os elementos de qualquer linha de \mathbf{B} equivalente que correspondem à última linha de cada bloco de Jordan não forem todos nulos, e
- (3) os elementos de cada linha da matriz \mathbf{B} equivalente que correspondem a autovalores distintos não forem todos nulos.

Exemplo 9.12

Os seguintes sistemas são de estado completamente controlável:

$$\begin{bmatrix} \dot{x}_1 \\ \dot{x}_2 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} -1 & 0 \\ 0 & -2 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} x_1 \\ x_2 \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} 2 \\ 5 \end{bmatrix} u$$

$$\begin{bmatrix} \dot{x}_1 \\ \dot{x}_2 \\ \dot{x}_3 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} -1 & 1 & 0 \\ 0 & -1 & 0 \\ 0 & 0 & -2 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} x_1 \\ x_2 \\ x_3 \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} 0 \\ 4 \\ 3 \end{bmatrix} u$$

$$\begin{array}{l} \begin{bmatrix} \dot{x}_1 \\ \dot{x}_2 \\ \dot{x}_3 \\ \dot{x}_4 \\ \dot{x}_5 \end{bmatrix} = \left[\begin{array}{ccc|c} -2 & 1 & 0 & 0 \\ 0 & -2 & 1 & \\ 0 & 0 & -2 & \\ \hline & & & -5 & 1 \end{array} \right] \begin{bmatrix} x_1 \\ x_2 \\ x_3 \\ x_4 \\ x_5 \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} 0 & 1 \\ 0 & 0 \\ 3 & 0 \\ 0 & 0 \\ 2 & 1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} u_1 \\ u_2 \end{bmatrix} \end{array}$$

Exemplo 9.12

Os seguintes sistemas não são de estado completamente controlável:

$$\begin{bmatrix} \dot{x}_1 \\ \dot{x}_2 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} -1 & 0 \\ 0 & -2 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} x_1 \\ x_2 \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} 2 \\ 0 \end{bmatrix} u$$

$$\begin{bmatrix} \dot{x}_1 \\ \dot{x}_2 \\ \dot{x}_3 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} -1 & 1 & 0 \\ 0 & -1 & 0 \\ 0 & 0 & -2 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} x_1 \\ x_2 \\ x_3 \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} 4 & 2 \\ 0 & 0 \\ 3 & 0 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} u_1 \\ u_2 \end{bmatrix}$$

$$\begin{bmatrix} \dot{x}_1 \\ \dot{x}_2 \\ \dot{x}_3 \\ \dot{x}_4 \\ \dot{x}_5 \end{bmatrix} = \left[\begin{array}{ccc|c} -2 & 1 & 0 & 0 \\ 0 & -2 & 1 & \\ \hline 0 & 0 & -2 & \end{array} \right] \begin{bmatrix} x_1 \\ x_2 \\ x_3 \\ x_4 \\ x_5 \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} 4 \\ 2 \\ 1 \\ 3 \\ 0 \end{bmatrix} u$$

Sistema não controlável e estabilizabilidade

Definição: Estabilizabilidade

Para sistemas parcialmente controláveis, se os modos não controláveis forem estáveis e os modos instáveis forem controláveis, o sistema será considerado estabilizável.

Por exemplo, o sistema definido por:

$$\begin{bmatrix} \dot{x}_1 \\ \dot{x}_2 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 1 & 0 \\ 0 & -1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} x_1 \\ x_2 \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} 1 \\ 0 \end{bmatrix} u$$

não é de estado controlável. O modo estável que corresponde ao autovalor -1 não é controlável. O modo instável que corresponde ao autovalor 1 é controlável. Esse sistema pode ser feito estável pelo uso de uma realimentação apropriada. Assim, o sistema é estabilizável.

Observabilidade

Considere o sistema sem excitação (entrada u nula) descrito por:

$$\dot{x} = Ax \quad (39)$$

$$y = Cx \quad (40)$$

Definição: Observabilidade

O sistema será considerado completamente observável se todo estado $x(t_0)$ puder ser determinado pela observação de $y(t)$ durante um intervalo de tempo finito, $t_0 \leq t \leq t_1$.

- O sistema é, portanto, completamente observável se cada transição do estado puder afetar cada elemento do vetor de saída.
- O conceito de observabilidade é útil na solução de problemas de reconstrução de variáveis de estado não mensuráveis a partir de variáveis mensuráveis, no menor intervalo possível de tempo.
- O conceito de observabilidade é muito importante porque, na prática, a dificuldade encontrada com o controle por realimentação de estado é que algumas das variáveis de estado não são acessíveis por medição direta, resultando ser necessário estimar a variável de estado não mensurável para construir os sinais de controle.
- É possível demonstrar que essas estimativas das variáveis de estado são possíveis se e somente se o sistema for completamente observável.

Observabilidade completa de sistemas de tempo contínuo

Se o sistema é completamente observável, então, dada a saída $\mathbf{y}(t)$ durante um intervalo de tempo $0 \leq t \leq t_1$, $\mathbf{x}(t)$ pode ser sempre determinado apenas se o posto da matriz de observabilidade

$$Obsv(\mathbf{A}, \mathbf{C}) = \left[\begin{array}{c} \mathbf{C} \\ \hline \mathbf{CA} \\ \hline \vdots \\ \hline \mathbf{CA}^{n-1} \end{array} \right]$$

for n , ou seja, tiver n vetores-coluna linearmente independentes. No caso de uma única saída, a matriz de observabilidade é quadrada e o teste é equivalente a verificar se o determinante da matriz de observabilidade dada acima é **não nulo!** ($\det(Obsv(\mathbf{A}, \mathbf{C})) \neq 0$).

Exemplo 9.14

Considere o sistema descrito por:

$$\begin{bmatrix} \dot{x}_1 \\ \dot{x}_2 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 1 & 1 \\ -2 & -1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} x_1 \\ x_2 \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} 0 \\ 1 \end{bmatrix} u$$
$$y = [1 \quad 0] \begin{bmatrix} x_1 \\ x_2 \end{bmatrix}$$

Esse sistema é controlável e observável?

Solução:

Uma vez que o posto da matriz

$$Ctrb(\mathbf{A}, \mathbf{B}) = [\mathbf{B} \mid \mathbf{AB}] = \begin{bmatrix} 0 & 1 \\ 1 & -1 \end{bmatrix}$$

é 2, ou seja, $\det(Ctrb(\mathbf{A}, \mathbf{B})) \neq 0$ o sistema é de estado completamente controlável.

Para testar a condição de observabilidade, examine o posto da matriz de observabilidade:

$$Obsv(\mathbf{A}, \mathbf{C}) = \left[\frac{\mathbf{C}}{\mathbf{CA}} \right] = \begin{bmatrix} 1 & 0 \\ 1 & 1 \end{bmatrix}$$

o posto de $Obsv(\mathbf{A}, \mathbf{C})$ é 2, visto que o determinante é não nulo ($\det(Obsv(\mathbf{A}, \mathbf{C})) = 1 \neq 0$). Como consequências, o sistema é completamente observável.

Controlabilidade, Observabilidade e Função de Transferência

- A função de transferência não possui cancelamentos se e somente se o sistema for de estado completamente controlável e observável.
- Isso significa que a função de transferência que possui cancelamentos não carrega toda a informação que caracteriza a dinâmica do sistema.

Observabilidade e Forma de Jordan

Caso os sistemas (39), (40) estiverem na forma de Jordan, podemos verificar se é completamente observável quando satisfazem as seguintes condições:

- (1) não houver dois blocos de Jordan na matriz \mathbf{J} associados aos mesmos autovalores,
- (2) não houver colunas de \mathbf{C} correspondentes à primeira coluna de cada bloco de Jordan, que são constituídas por elementos nulos, e
- (3) não houver colunas de \mathbf{C} correspondentes a autovalores distintos, que são formados por elementos nulos.

Exemplo 9.16

Os seguintes sistemas são completamente observáveis.

$$\begin{bmatrix} \dot{x}_1 \\ \dot{x}_2 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} -1 & 0 \\ 0 & -2 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} x_1 \\ x_2 \end{bmatrix}, \quad y = [1 \quad 3] \begin{bmatrix} x_1 \\ x_2 \end{bmatrix}$$

$$\begin{bmatrix} \dot{x}_1 \\ \dot{x}_2 \\ \dot{x}_3 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 2 & 1 & 0 \\ 0 & 2 & 1 \\ 0 & 0 & 2 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} x_1 \\ x_2 \\ x_3 \end{bmatrix}, \quad \begin{bmatrix} y_1 \\ y_2 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 3 & 0 & 0 \\ 4 & 0 & 0 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} x_1 \\ x_2 \\ x_3 \end{bmatrix}$$

$$\begin{bmatrix} \dot{x}_1 \\ \dot{x}_2 \\ \dot{x}_3 \\ \dot{x}_4 \\ \dot{x}_5 \end{bmatrix} = \left[\begin{array}{ccc|cc} 2 & 1 & 0 & & 0 \\ 0 & 2 & 1 & & \\ 0 & 0 & 2 & & \\ \hline & & & -3 & 1 \\ 0 & & & 0 & -3 \end{array} \right] \begin{bmatrix} x_1 \\ x_2 \\ x_3 \\ x_4 \\ x_5 \end{bmatrix}, \quad \begin{bmatrix} y_1 \\ y_2 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 1 & 1 & 1 & 0 & 0 \\ 0 & 1 & 1 & 1 & 0 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} x_1 \\ x_2 \\ x_3 \\ x_4 \\ x_5 \end{bmatrix}$$

Exemplo 9.16

Os seguintes sistemas não são completamente observáveis.

$$\begin{bmatrix} \dot{x}_1 \\ \dot{x}_2 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} -1 & 0 \\ 0 & -2 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} x_1 \\ x_2 \end{bmatrix}, \quad y = [0 \ 1] \begin{bmatrix} x_1 \\ x_2 \end{bmatrix}$$

$$\begin{bmatrix} \dot{x}_1 \\ \dot{x}_2 \\ \dot{x}_3 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 2 & 1 & 0 \\ 0 & 2 & 1 \\ 0 & 0 & 2 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} x_1 \\ x_2 \\ x_3 \end{bmatrix}, \quad \begin{bmatrix} y_1 \\ y_2 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 0 & 1 & 3 \\ 0 & 2 & 4 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} x_1 \\ x_2 \\ x_3 \end{bmatrix}$$

$$\begin{bmatrix} \dot{x}_1 \\ \dot{x}_2 \\ \dot{x}_3 \\ \dot{x}_4 \\ \dot{x}_5 \end{bmatrix} = \left[\begin{array}{ccc|cc} 2 & 1 & 0 & & 0 \\ 0 & 2 & 1 & & \\ 0 & 0 & 2 & & \\ \hline & & & -3 & 1 \\ 0 & & & 0 & -3 \end{array} \right] \begin{bmatrix} x_1 \\ x_2 \\ x_3 \\ x_4 \\ x_5 \end{bmatrix}, \quad \begin{bmatrix} y_1 \\ y_2 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 1 & 1 & 1 & 0 & 0 \\ 0 & 1 & 1 & 0 & 0 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} x_1 \\ x_2 \\ x_3 \\ x_4 \\ x_5 \end{bmatrix}$$

Detectabilidade

Definição: Detectabilidade

Para um sistema parcialmente observável, se os modos não observáveis forem estáveis e os modos observáveis forem instáveis, o sistema será considerado detectável. Note que o conceito de detectabilidade é dual ao conceito de estabilizabilidade.

Exemplo:

Classifique o seguinte sistema como controlável, não controlável ou estabilizável, e observável, não observável ou detectável.

$$\begin{bmatrix} \dot{x}_1 \\ \dot{x}_2 \\ \dot{x}_3 \\ \dot{x}_4 \\ \dot{x}_5 \end{bmatrix} = \left[\begin{array}{ccc|cc} 2 & 1 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 2 & 1 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 2 & 0 & 0 \\ \hline 0 & 0 & 0 & -3 & 1 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & -3 \end{array} \right] \begin{bmatrix} x_1 \\ x_2 \\ x_3 \\ x_4 \\ x_5 \end{bmatrix} + \left[\begin{array}{cc} 0 & 0 \\ 4 & 2 \\ 3 & 0 \\ 0 & 0 \\ 0 & 1 \end{array} \right] \begin{bmatrix} u_1 \\ u_2 \end{bmatrix},$$

$$\begin{bmatrix} y_1 \\ y_2 \end{bmatrix} = \left[\begin{array}{ccc|cc} 1 & 1 & 1 & 0 & 0 \\ 0 & 1 & 1 & 0 & 1 \end{array} \right] \begin{bmatrix} x_1 \\ x_2 \\ x_3 \\ x_4 \\ x_5 \end{bmatrix}$$

Bibliografia

Os slides dessa aula foram baseados em

- Ogata, Katsuhiko “Engenharia de Controle Moderno”. 5^a edição, Pearson, 2010. ISBN: 9788576058106:
 - **Capítulo 2** – Modelagem matemática de sistemas de controle;
 - **Capítulo 9** – Análise de sistemas de controle no espaço de estados.