Optimal Control בקרה אופטימאלית

פונקציית מחיר ריבועית Quadratic Cost Function 5 הרצאה



"המתמטיקה מגלה את סודותיה לאלה שאוהבים אותה", ארכימדס, 212-287 לפנה"ס

Department of Mechanical Engineering, Shamoon College of Engineering, Beer-Sheva, Israel

לרוב, תכנון בקרים אופטימאליים כוללים בדרך כלל פונקציית מחיר שנותנת למתכנן יכולת השפעה על הגודל של משתני המצב והבקרה בפרק הזמן שהמערכת מופעלת.

בדרך כלל, ניתן להשיג ביצועים טובים יותר ממערכת בקרה (למשל, זמן התכנסות קצר יותר, שגיאת יציאה

קטנה יותר וכדומה) אם נאפשר ערכי כניסה גדולים יותר.

בכל אופן, עבור מערכות פיזיקאליות, הערך המרבי של אות הבקרה יוגבל על-ידי גבולות הפעולה של רכיבי

המערכת (למשל: טווח זוויתי סופי של כנף מטוס, הספק מרבי של גוף חימום).

פונקציית העלות (המחיר) מתאימה אמורה לאפשר למתכנן למצוא פשרה טובה בין מדדי ביצועי המערכת

(דיוק, מהירות וכו') לבין גודל/עלות של מאמץ הבקרה.

נניח שאנחנו רוצים לתכנן בקר שיניע את המערכת ממצב התחלתי לערכי מצב סופי בפרק זמן סופי,

:אחת האפשרויות שניתן לדון בהן בתכנון הבקר, היא פונקציית מחיר מהצורה. t=[0,T]

(5.1)
$$J = \frac{1}{2} \int_0^T (x^T Q x + u^T R u) dt$$

משתני המצב x וכניסות הבקרה u הם פונקציה של הזמן, ופונקציות אלה הן משתני האופטימיזציה.

באופן כללי, מטריצות המשקל Q ו- R יכולות להיבחר כפונקציות של הזמן.

הקבוע $\frac{1}{2}$ נכלל בשביל לפשט את המשוואות שיוצגו כעת.

באופן דומה, ניתן לבנות פונקציית מחיר על-ידי הגדרת משתני יציאה עם משקול:

$$(5.2) \ \tilde{x} = W_x x, \ \tilde{u} = W_u u$$

(5.3)
$$J = \frac{1}{2} \int_0^T ||\tilde{x}||^2 + ||\tilde{u}||^2 dt$$

משוואה (5.3) שקולה ל- (5.1) מתי ש: $Q = W_x^T W_x$ ו- $Q = W_x^T W_u$ משוואה (5.3) שקולה ל- (5.1) מתי ש

.התאמה μ ו- μ בהתאם לחשיבות היחסית של מזעור כל רכיב של

(5.1)
$$J = \frac{1}{2} \int_0^T (x^T Q x + u^T R u) dt = \phi(x(T), T) + \int_0^T L(x, u, t) dt$$
 הרצאה 5: פונקציית מחיר ריבועית

על פי ניסוח הבקרה האופטימאלית, כדי למזער את פונקציית המחיר (5.1), עלינו לדון בהמילטוניאן:

(5.4)
$$\mathcal{H}(x,u,t) = L(x,u,t) + \lambda^T (Ax + Bu) = \frac{1}{2} (x^T Qx + u^T Ru) + \lambda^T (Ax + Bu)$$

(5.5)
$$\dot{x}(t) = \frac{\partial \mathcal{H}}{\partial \lambda} = Ax(t) + Bu(t)$$

$$(5.6) - \dot{\lambda}(t) = \frac{\partial \mathcal{H}}{\partial x} = A^T \lambda(t) + \frac{dL}{dx} = A^T \lambda(t) + Qx$$

:תנאי (אילוץ) הסטציונריות הוא

(5.7)
$$0 = \frac{\partial \mathcal{H}}{\partial x} = \frac{\partial L}{\partial u} + B^T \lambda = Ru + B^T \lambda$$

:בהנחה ש-R>0, הבקר האופטימאלי יהיה (מתוך 5.7)

$$(5.8) u^* = -R^{-1}B^T \lambda(t)$$

לכן, משוואות (5.5) ו- (5.6) יכולות להיכתב:

(5.9)
$$\begin{bmatrix} \dot{x} \\ \dot{\lambda} \end{bmatrix} = \underbrace{\begin{bmatrix} A & -BR^{-1}B^T \\ -Q & -A^T \end{bmatrix}}_{Haniltonian\ matrix} \begin{bmatrix} x \\ \lambda \end{bmatrix}$$

הרצאה 4 עמוד 19: בקרה אופטימאלית קלאסית - תזכורת <u>ניסוח בקרה אופ</u>טימאלית:

$$\dot{x}(t) = Ax(t) + Bu(t)$$
 מודל המערכת: $J = \phi(x(T), T) + \int_0^T L(x, u, t) dt$ מדד הביצועים: $g\big(x(T)\big) = 0$ $g(x(T)) = 0$ $g(x$

$$\dot{x}(t) = \frac{\partial \mathcal{H}}{\partial \lambda} = Ax(t) + Bu(t)$$
 משוואות המצב:

$$-\dot{\lambda}(t) = \frac{\partial \mathcal{H}}{\partial x} = A^T \lambda(t) + \frac{dL}{dx}$$
 :Costate equation (משוואות עזר) משוואות המחיר (משוואות עזר) :Costate equation (משוואות עזר) - $0 = \frac{\partial \mathcal{H}}{\partial x} = \frac{\partial L}{\partial u} + B^T \lambda$:- אילוץ סטציונרי (קבוע):

$$0 = \frac{\partial \mathcal{H}}{\partial x} = \frac{\partial L}{\partial u} + B^T \lambda$$
 (אילוץ סטציונרי (קבוע): אילוץ

(נתון)- תנאיי שפה:

$$\left. \left(\frac{\partial \phi}{\partial x} + \frac{\partial g}{\partial x} v - \lambda^T \right) \right|_{t=T} dx(T) + \left(\frac{\partial \phi}{\partial t} + \frac{\partial g}{\partial t} v + \mathcal{H} \right) \right|_{t=T} dT = 0$$

$$(5.9)\begin{bmatrix} \dot{x} \\ \dot{\lambda} \end{bmatrix} = \underbrace{\begin{bmatrix} A & -BR^{-1}B^T \\ -Q & -A^T \end{bmatrix}}_{Haniltonian\ matrix} \begin{bmatrix} x \\ \lambda \end{bmatrix}$$

משוואה (5.9) מגדירה לחלוטין את הדינאמיקה של המערכת תחת האילוץ של בקר אופטימאלי. בשביל משוואה x ו- x, עלינו לדון גם בערכים התחלתיים ו/או סופיים. תנאי הגבול הנדרשים ל- x ידועים לפתור את x ו- x, עלינו לדון גם בערכים התחלתיים ו/או סופיים. תנאי הגבול עבור x התואמים את אלה של x. באופן כללי, בדרך כלל. **החלק המסובך** הוא למצוא את תנאי הגבול עבור x כך שהפתרון הכולל למערכת המילטוניאן המורחבת עלינו למצוא את הערך ההתחלתי (או הסופי) של x כך שהפתרון הכולל למערכת המילטוניאן המורחבת (5.9) תואמת את כל תנאי הגבול עבור x.

האופן בו נמצא את הפתרון עבור λ , יהיה תלוי אם אנו דנים בזמן סופי T או לא (זמן אינסופי). זה יהיה תלוי גם אם המצב x(T) קבוע באופטימיזציה, למשל כאשר כניסת הבקר חייבת להניע את מצבי x(T)=r.

נראה כי מקרה עם קבוע x(T) מוביל לחוק בקרה בחוג פתוח מאשר במקרים בהם x(T) חופשי לקחת כל ערך סופי אשר יוביל לחוק בקרת משוב (בחוג סגור).

<u>Optimal Finite-Time Transitions – אופטימיזציה בזמן סופי</u>

כפי שצוין קודם לכן, כאשר מקטע הזמן לבקרה עם ערך סופי קבוע, פתרונות הבקר הם פתרונות של בקרה בחוג פתוח.

המשמעות היא שכניסת הבקר האופטימאלי $u^*(t)$ תהיה תלויה רק בערכי ההתחלה וערכי הסוף של משתני המצב.

ראשית, נבחן את המקרה בו מטרת הבקרה היא להשיג: x(T)=r בזמן סופי קבוע ובו זמנית ערך J מינימאלי של פונקציית מחיר

(5.1)
$$J = \frac{1}{2} \int_0^T (x^T Q x + u^T R u) dt$$

(5.8) $u^* = -R^{-1} B^T \lambda(t)$

$$x(T) = r, R > 0, Q = 0$$
 with T and r fixed $:1$ מקרה ב:

:מקרה זה מתייחס לפונקציית מחיר שתוארה ב- (5.1) עם Q=0. פונקציית המחיר היא

(5.10)
$$J = \frac{1}{2} \int_0^T u^T R u \, dt$$

. אנחנו גם רוצים שx(T)=r עבור T נתון

:הפתרון למשוואות המצב $\dot{x} = Ax + Bu$ עם בקר אופטימאלי (5.8) הפתרון

$$(5.11) \ x(t) = e^{At}x(0) + \int_0^t e^{A(t-\tau)}Bu^*(\tau)d\tau = e^{At}x(0) - \int_0^t e^{A(t-\tau)}BR^{-1}B^T\lambda(\tau)d\tau$$
$$-\dot{\lambda}(t) = \frac{\partial \mathcal{H}}{\partial x} = A^T\lambda(t) + \frac{dL}{dx} = A^T\lambda(t) + Qx = A^T\lambda(t) \qquad (5.6)$$
משוואת מצב העזר המצב (5.6) תהיה:

(5.12) $\lambda(t) = e^{A^T(T-t)}\lambda(T)$

נציב את (5.12) ב- (5.11), נקבל:

(5.13)
$$x(t) = e^{At}x(0) - \int_0^t e^{A(t-\tau)}BR^{-1}B^T e^{A^T(T-t)}d\tau \lambda(T)$$

(5.13)
$$x(t) = e^{At}x(0) - \int_0^t e^{A(t-\tau)}BR^{-1}B^Te^{A^T(T-t)}d\tau \lambda(T)$$

(2.11)
$$\Gamma_c(t) = \int_0^t e^{A\tau} B B^T e^{A^T \tau} d\tau$$

$$(5.12) \lambda(t) = e^{A^T(T-t)}\lambda(T)$$

$$(5.8) u^* = -R^{-1}B^T \lambda(t)$$

נסדר מחדש את (5.13), באופן הבא:

$$(5.14) \lambda(T) = G(T)^{-1} (e^{AT} x(0) - r)$$

:(Rechability/Controllability Gramian) כאשר G(T) היא מטריצת משקל גרמיאן הבקירות

(5.15)
$$G(T) \triangleq \int_0^t e^{A(t-\tau)} B R^{-1} B^T e^{A^T (T-t)} d\tau$$

לכן, ממשוואות (5.8), (5.12) ו- (5.14), הבקר האופטימאלי ניתן לניסוח:

(5.16)
$$u^* = -R^{-1}B^T\lambda(t) = -R^{-1}B^TG(T)^{-1}(e^{AT}x(0) - r)$$

$$(5.9)\begin{bmatrix} \dot{x} \\ \dot{\lambda} \end{bmatrix} = \underbrace{\begin{bmatrix} A & -BR^{-1}B^T \\ -Q & -A^T \end{bmatrix}}_{Haniltonian\ matrix} \begin{bmatrix} x \\ \lambda \end{bmatrix}$$

 $x(T) = r, R > 0, Q \neq 0$ with T and r fixed :2 מקרה

:מתאים למקרה הכללי בו $Q \neq 0$, מטריצת ההמילטוניאן (מתוך 5.9) היא

$$(5.17) \mathcal{H} = \begin{bmatrix} A & -BR^{-1}B^T \\ -Q & -A^T \end{bmatrix}$$

הפתרון הכללי עבור מערכת המילטוניאן היא:

(5.18)
$$\begin{bmatrix} x(t) \\ \lambda(t) \end{bmatrix} = e^{\mathcal{H}t} \begin{bmatrix} x(0) \\ \lambda(0) \end{bmatrix}, \quad e^{\mathcal{H}t} = \begin{bmatrix} W_{11}(t) & W_{12}(t) \\ W_{21}(t) & W_{22}(t) \end{bmatrix}$$

(5.19)
$$\begin{bmatrix} x(T) \\ \lambda(T) \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} W_{11}(T) & W_{12}(T) \\ W_{21}(T) & W_{22}(T) \end{bmatrix} \begin{bmatrix} x(0) \\ \lambda(0) \end{bmatrix}$$

ממשוואה ראשונה של (5.19):

(5.20) $r = x(T) = W_{11}(T)x(0) + W_{12}(T)\lambda(0)$

נסדר מחדש את (5.20):

t = Tלכן עבור

$$(5.21) \lambda(0) = W_{12}^{-1}(T) (r - W_{11}(T)x(0)) -$$

ממשוואה שנייה של (5.19):

 $(5.22) \lambda(t) = W_{21}(t)x(0) + W_{22}(t)\lambda(0)$

הצבה (5.21) ב- (5.22):

$$(5.23) \lambda(t) = \left(W_{21}(t) - W_{22}(t)W_{12}^{-1}(T)W_{11}(T)\right)x(0) + W_{22}(t)W_{12}^{-1}(T)r$$
Ziv Brand

10

(5.18)
$$\begin{bmatrix} x(t) \\ \lambda(t) \end{bmatrix} = e^{\mathcal{H}t} \begin{bmatrix} x(0) \\ \lambda(0) \end{bmatrix}, e^{\mathcal{H}t} = \begin{bmatrix} W_{11}(t) & W_{12}(t) \\ W_{21}(t) & W_{22}(t) \end{bmatrix}$$

$$(5.16) u^* = -R^{-1}B^T\lambda(t) = -R^{-1}B^TG(T)^{-1}(e^{AT}x(0) - r)$$

מכאן, חוק הבקרה האופטימאלי הוא:

$$(5.25) u^* = -R^{-1}B^T\lambda(t)$$

$$= -R^{-1}B^{T} \left(W_{21}(t) - W_{22}(t)W_{12}^{-1}(T)W_{11}(T) \right) x(0) - R^{-1}B^{T}W_{22}(t)W_{12}^{-1}(T)r$$

משוואה זו נראית מסובכת, אך היא כוללת רק פונקציות של זמן, כאשר ניתן למצוא אותן ישירות

 $e^{\mathcal{H}t}$ על ידי חישוב ערכים עבור

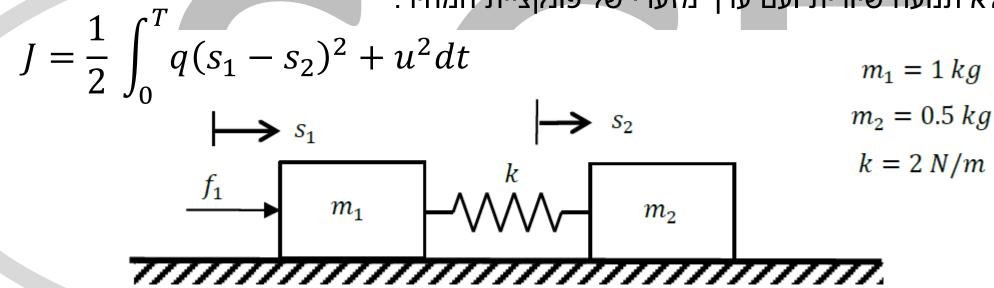
.(5.16) הפתרון (5.25) יהיה זהה למקרה הקודם - משוואה Q=0

(5.9)
$$\begin{bmatrix} \dot{x} \\ \dot{\lambda} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} A & -BR^{-1}B^T \\ -Q & -A^T \end{bmatrix} \begin{bmatrix} x \\ \lambda \end{bmatrix}$$
Ziv Brand Haniltonian matrix

<u>דוגמא 5.1:</u>

נדון במערכת מסה, קפיץ כמתואר באיור. נניח שרוצים להזיז את שתי המסות ממצב מנוחה למרחק 2 מטר

ב-4 שניות וללא תנועה שיורית ועם ערך מזערי של פונקציית המחיר:



q=100 -ו q=0 נדון בשני מקרים:

חשבו ותארו את התנועה האופטימאלית ואת כניסת הבקר לכל מקרה.

$$m_1 = 1 kg$$

$$m_2 = 0.5 kg$$

$$k = 2 N/m$$

פתרון דוגמא 5.1:

נציין תחילה, שהמודל במרחב המצב פותח והוצג בדוגמא 1.1, עבור ווקטור משתני המצב $x_1-s_2=[1 \ -1 \ 0 \ 0]x$ לכן, $x_2=[s_1 \ s_2 \ \dot s_1 \ \dot s_2]^T$ ומכאן פונקציית המחיר יכולה להיות

:מבוטאת באמצעות משתני המערכת כך

$$J = \frac{1}{2} \int_0^T q(s_1 - s_2)^2 + u^2 dt = \frac{1}{2} \int_0^T (x^T \begin{bmatrix} 1 & -1 & 0 & 0 \end{bmatrix}^T q \begin{bmatrix} 1 & -1 & 0 & 0 \end{bmatrix} x + u^T u dt$$

(5.1) פונקציית המחיר כאן זהה ל- (5.1), עם:
(5.1)
$$J = \frac{1}{2} \int_0^T (x^T Q x + u^T R u) dt$$

תנאי התחלה והסוף ניתנים לייצוג, באופן הבא:

$$x(0) = [0 \quad 0 \quad 0 \quad 0]^T \text{ and } x(T) = [2 \quad 2 \quad 0 \quad 0]^T$$

.T = 4 sec ,כאשר

$S_1 \longrightarrow S_2 \qquad m_1 = 1 kg$ $m_2 = 0.5 kg$ k = 2 N/m

הרצאה 5: פונקציית מחיר ריבועית

<u>פתרון דוגמא 5.1:</u>

המסלול האופטימאלי של המצב נתון על-ידי משוואה (5.18):

$$(5.18) \begin{bmatrix} x(t) \\ \lambda(t) \end{bmatrix} = e^{\mathcal{H}t} \begin{bmatrix} x(0) \\ \lambda(0) \end{bmatrix}, \quad e^{\mathcal{H}t} = \begin{bmatrix} W_{11}(t) & W_{12}(t) \\ W_{21}(t) & W_{22}(t) \end{bmatrix}$$

$$(5.17) \mathcal{H} = \begin{bmatrix} A & -BR^{-1}B^T \\ -Q & -A^T \end{bmatrix}$$

כאשר תנאי ההתחלה של משתנה מצב העזר (מתוך 5.21):

$$(5.21)\,\lambda(0) = W_{12}^{-1}(T)\big(r - W_{11}(T)x(0)\big)$$

בהתאם לכך, ניתן להשתמש בקוד מטלב לחישוב ותיאור הפתרון של הבקר האופטימאלי.

```
הרצאה 5: פונקצית מחיר ריבועית
% Matlab code for Example 5.1
% system model
A = [0\ 0\ 1\ 0;\ 0\ 0\ 0\ 1;\ -2\ 2\ 0\ 0;\ 4\ -4\ 0\ 0];\ B = [0;0;1;0];\ C = [1\ 0\ 0\ 0;0\ 1\ 0\ 0]
                                                                                                                                           פתרון דוגמא 5.1:
                                                                                    T = 4 % final time
x0 = [0\ 0\ 0\ 0]' % initial state values
xT = [2 2 0 0]' % final state values
q = 100; Q = q*[1 -1 0 0;-1 1 0 0;0 0 0 0;0 0 0 0] % state weighting (5.18) e^{\mathcal{H}t} = \begin{bmatrix} W_{11}(t) & W_{12}(t) \\ W_{21}(t) & W_{22}(t) \end{bmatrix}
                                                                                     (5.21) \lambda(0) = W_{12}^{-1}(T) (r - W_{11}(T)x(0))
H = [A - B^* inv(R)^* B'; -Q - A']; % Hamiltonian
W T = expm(H*T) % transition matrix
                                                                                           \rightarrow (5.18) \begin{bmatrix} x(t) \\ \lambda(t) \end{bmatrix} = e^{\mathcal{H}t} \begin{bmatrix} x(0) \\ \lambda(0) \end{bmatrix}
W11 T = W T(1:4,1:4) % transition submatrix
W12 T = W T(1:4,5:8) % transition submatrix
lambda0 = inv(W12 T)*(xT - W11 T*x0) % initial co-state values
                                                                                                  Case 1: q = 0
                                                                                                                                               Case 2: q = 100
% simulation
                                                                                 \widehat{\underline{\epsilon}}
                                                                                                                                  displacements (m)
t = linspace(0,T,200); N = length(t)
                                                                                 displacements
for i = 1:N
z = expm(H*t(i))*[x0;lambda0] % extended state trajectory
x(1:4,i) = z(1:4) % state trajectory
lambda(1:4,i) = z(5:8) \% costate trajectory
u(i) = -B'*inv(R)*lambda(:,i) % optimal control input
                                                                                                     time (s)
                                                                                                                                                      time (s)
y(1:2,i) = C*x(:,i) % system output (mass displacements)
end
                                                                                 control input u (N)
                                                                                                                                  control input u (N)
figure(1); subplot(2,1,1); plot(t,y(1,:),'-b',t,y(2,:),'--k')
xlabel('time (s)'); ylabel('mass displacements (m)')
legend('x 1','x 2')
subplot(2,1,2); plot(t,u); xlabel('time (s)')
ylabel('control input u (N)'); axis([0 4 -4 4])
                                                                                                     time (s)
                                                                                                                                                      time (s)
  Ziv Brand
                                                                                                                                                              15
                                                                                     • (5.8) u^* = -R^{-1}B^T\lambda(t)
```

<u>Optimal Infinite-Time Transitions – אופטימיזציה בזמן אינסופי</u>

במקרה זה, רוצים למזער את פונקציית המחיר J בזמן אינסופי.

פונקציית המחיר בזמן אינסופי תמיד זהה או קטנה מפונקציית המחיר בזמן סופי.

T פונקציית המחיר בזמן סופי יורדת מונוטונית עם T ושואפת לערך קבוע בזמן אינסופי.

השינוי בזמן של משתני המצב והמחיר בפתרון האופטימלי הוא:

$$(5.25) \begin{bmatrix} x(t) \\ \lambda(t) \end{bmatrix} = e^{\mathcal{H}t} \begin{bmatrix} x(0) \\ \lambda(0) \end{bmatrix}, \mathcal{H} = \begin{bmatrix} A & -BR^{-1}B^T \\ -Q & -A^T \end{bmatrix}$$

על מנת שהמחיר יהיה סופי בגבול בו $\infty \to T$, נדרש לאלץ:

$$(5.26) \quad \lim_{T \to \infty} x(T) \to 0$$

 $(5.9)\begin{vmatrix} \dot{x} \\ \dot{\lambda} \end{vmatrix} = \begin{vmatrix} A & -BR^{-1}B^T \\ -O & -A^T \end{vmatrix} \begin{bmatrix} x \\ \lambda \end{bmatrix}$ Haniltonian matrix

ניתן להראות כי ל- \mathcal{H} יש n ערכים עצמיים בחצי המישור השמאלי ו-n בחצי המישור הימני.

כמו כן, מיפוי הערכים העצמיים הוא סימטרי יחסית לציר המדומה: אם μ הוא ערך עצמי של ${\mathcal H}$ אז

(5.18)
$$\begin{bmatrix} x(t) \\ \lambda(t) \end{bmatrix} = e^{\mathcal{H}t} \begin{bmatrix} x(0) \\ \lambda(0) \end{bmatrix}, \ e^{\mathcal{H}t} = \begin{bmatrix} W_{11}(t) & W_{12}(t) \\ W_{21}(t) & W_{22}(t) \end{bmatrix}$$

 \mathcal{H} גם ערך עצמי של $-\mu$

:לכן, נוכל להשתמש בפירוק ערכים עצמיים של ${\mathcal H}$ באופן הבא

(5.27)
$$\mathcal{H} = \begin{bmatrix} V_{11} & V_{12} \\ V_{21} & V_{22} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} -M & 0 \\ 0 & M \end{bmatrix} \begin{bmatrix} V_{11} & V_{12} \\ V_{21} & V_{22} \end{bmatrix}^{-1}$$

$$AV = VL$$
, $L = egin{bmatrix} \lambda_1 & 0 & \cdots & 0 \ 0 & \lambda_2 & & 0 \ dots & \ddots & dots \ 0 & 0 & 0 & \lambda_n \end{bmatrix}$

כאשר M היא מטריצה אלכסונית הכוללת ערכים עצמיים בחצי המישור הימני (לא יציב) ו- M כוללת Mערכים עצמיים בחצי המישור השמאלי (יציב). הווקטורים העצמיים מחולקים בהתאם, כל המצבים (המודים) הלא יציבים והיציבים מופרדים.

$$(5.28) \begin{bmatrix} x(t) \\ \lambda(t) \end{bmatrix} = e^{\mathcal{H}t} \begin{bmatrix} x(0) \\ \lambda(0) \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} V_{11} & V_{12} \\ V_{21} & V_{22} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} e^{-MT} & 0 \\ 0 & e^{MT} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} V_{11} & V_{12} \\ V_{21} & V_{22} \end{bmatrix}^{-1} \begin{bmatrix} x(0) \\ \lambda(0) \end{bmatrix}$$



$$(5.28) \begin{bmatrix} x(t) \\ \lambda(t) \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} V_{11} & V_{12} \\ V_{21} & V_{22} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} e^{-MT} & 0 \\ 0 & e^{MT} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} V_{11} & V_{12} \\ V_{21} & V_{22} \end{bmatrix}^{-1} \begin{bmatrix} x(0) \\ \lambda(0) \end{bmatrix}$$

:(נאפשר (נאלץ)

(5.29)
$$\begin{bmatrix} x(0) \\ \lambda(0) \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} V_{11} & V_{12} \\ V_{21} & V_{22} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} a \\ b \end{bmatrix}$$

לכן (5.28) הופכת להיות:

$$(5.30) \begin{bmatrix} x(t) \\ \lambda(t) \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} V_{11} & V_{12} \\ V_{21} & V_{22} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} e^{-MT} & 0 \\ 0 & e^{MT} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} a \\ b \end{bmatrix} = \underbrace{\begin{bmatrix} V_{11} \\ V_{21} \end{bmatrix}}_{Stable\ component} e^{-MT} a + \underbrace{\begin{bmatrix} V_{12} \\ V_{22} \end{bmatrix}}_{Unstable\ component} e^{MT} b$$

 V_{12} -משוואה זו מצביעה על כך שאם רוצים $a_{T o\infty} = 0$ אז זה דורש שb=0 בהנחה ש $a_{T o\infty} = 0$

:לא סינגולארית) וכך ממשוואה (5.29) מקבלים

$$(5.31) \begin{bmatrix} x(0) \\ \lambda(0) \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} V_{11} \\ V_{21} \end{bmatrix} a$$

מ- (5.31) ניתן לצמצם את a ולבטא את הערך ההתחלתי של וקטור מצב העזר a

(5.32)
$$\lambda(0) = V_{21}V_{11}^{-1}x(0)$$

:הערך ההתחלתי של וקטור המצב

$$(5.25) \begin{bmatrix} x(t) \\ \lambda(t) \end{bmatrix} = e^{\mathcal{H}t} \begin{bmatrix} x(0) \\ \lambda(0) \end{bmatrix}, \mathcal{H} = \begin{bmatrix} A & -BR^{-1}B^T \\ -Q & -A^T \end{bmatrix}$$

הבקר האופטימאלי $u^* = -R^{-1}B^T\lambda(t)$ יכול להיות מיושם בחוג פתוח על-ידי חישוב מקדים של $u^* = -R^{-1}B^T\lambda(t)$ במצב offline על-ידי שימוש במשוואה (5.25). לחילופין, ניתן ליישם אותו בחוג סגור על-ידי הנחה שבכל רגע בזמן אנו רוצים ליישם את הערך ההתחלתי של הבקר האופטימאלי (בזמן אינסופי) המבוסס על הערכים בזמן אנו רוצים ליישם את הערך ההתחלתי של הבקר האופטימאלי (בזמן אינסופי) המבוסס על הערכים הנוכחיים (הנמדדים או משוערכים) של $u^* = -R^{-1}B^T\lambda(t)$ (5.32) $u^* = -R^{-1}B^T\lambda(t)$

במקרה זה, חוק הבקרה הוא חוק בקרת משוב מצב עם הגברים קבועים, מהצורה:

(5.33)
$$u^*(t) = -R^{-1}B^T\lambda(t) = -R^{-1}B^TV_{21}V_{11}^{-1}x(t)$$

חוק בקרת המשוב האופטימאלי, נקרא בדרך כלל Linear Quadratic Regulator) LQR חוק בקרת המשוב האופטימאלי, נקרא בדרך כלל $\left(Q^{\frac{1}{2}},A\right)$ ברי שליטה, המשמעות היא שכל המודים הלא (עובר בחוג סגור (אם $\left(Q^{\frac{1}{2}},A\right)$ ברי צפייה והצמד ($\left(Controllable\right)$).

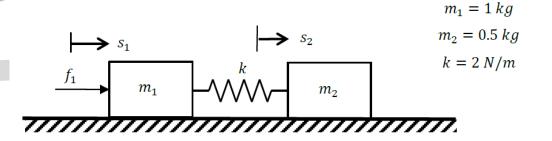
מערכת הבקרה האופטימלית בחוג סגור תהיה:

$$\dot{x} = Ax + Bu = (A + BK)x, \qquad K \stackrel{\text{def}}{=} -R^{-1}B^{T}V_{21}V_{11}^{-1}$$

:5.2 דוגמא

עבור המערכת הנתונה באיור, חשבו את הבקר האופטימאלי בזמן אינסופי והציגו את התנהגות המערכת עבור המערכת הנתונה באיור, חשבו את הבקר האופטימאלי בזמן אינסופי והציגו את $x(0) = [-2 \quad -2 \quad 0 \quad 0]^T$ עבור $x(0) = [-2 \quad -2 \quad 0 \quad 0]^T$ זאת. יש לכך שתי סיבות: הראשונה, כדי שיהיה קיים פתרון עבור בקר אופטימלי משוב מצב יציב צריך להתקיים שהצמד $\left(Q^{\frac{1}{2}},A\right)$ ברי צפייה, עבור המשקל הנבחר בדוגמא 5.1, הם לא ברי צפייה. גם המשקל על המצבים בדוגמא 5.1 נוטה להעניש את התזוזה היחסית של המסות מה שימנע מהבקר האופטימלי להשיג תזוזה מהירה בחוג הסגור. לכן, נדון במטריצת משקל Q, אשר מענישה את הממוצע הריבועי של תזוזת שתי המסות:

q=10 ו- q=1000 נדון בשני מקרים:



% Matlab code for Example 5.2

% system model

 $A = [0\ 0\ 1\ 0;\ 0\ 0\ 0\ 1;\ -2\ 2\ 0\ 0;\ 4\ -4\ 0\ 0];\ B = [0;0;1;0];\ C = [1\ 0\ 0\ 0;0\ 1\ 0\ 0]$

 $x0 = [-2 -2 \ 0 \ 0]'$ % initial state values

הרצאה 5: פונקציית מחיר ריבועית

<u>פתרון דוגמא 5.2:</u>

q = 10

 $Q = q^{*}[1\ 0\ 0\ 0;0\ 1\ 0\ 0;0\ 0\ 0\ 0;0\ 0\ 0]$ % state weighting

R = 1 % control weighting

H = [A - B*inv(R)*B'; -Q - A']; % Hamiltonian

[V,D] = eig(H) % eigenvalue decomposition

Lambda = diag(D) % eigenvalues are diagonal elements of D

[dummy,l] = sort(real(Lambda)) % sort eigenvalues by increasing real part

Lambda = Lambda(I) % reorder eigenvalues (by increasing real part)

V = V(:,I) % reorder eigenvectors to match eigenvalues

V11 = V(1:4,1:4) % partition stable eigenvectors

V21 = V(5:8,1:4) % partition stable eigenvectors

K = -inv(R)*B'*V21*inv(V11) % optimal state feedback gain

% simulation

t = linspace(0, 10, 200)

N = length(t)

Ac = A + B*K % closed loop system matrix

for i = 1:N

Ziv Brand

x(1:4,i) = expm(Ac*t(i))*x0 % state trajectory

u(i) = K*x(1:4,i) % optimal control input

y(1:2,i) = C*x(:,i) % system output (mass displacements)

end

Solutions:

 $q = 10: \ u^* = -5.26 \ x_1 + 0.786 \ x_2 - 3.24 \ x_3 - 1.25 \ x_4 \qquad (K = [-5.26 \quad 0.786 \quad -3.24 \quad -1.25])$ $q = 1000: \ u^* = -45.0 \ x_1 + 0.232 x_2 - 9.48 \ x_3 - 15.8 \ x_4 \qquad (K = [-45.0 \quad 0.232 \quad -9.48 \quad -15.8])$

תחילה עלינו לחשב פירוק ערכים עצמיים של מטריצת

המילטוניאן ולחלק לווקטורים עצמיים בהתאם למשוואה

(5.27). הגברי משוב המצב האופטימאליים יכולים להיות

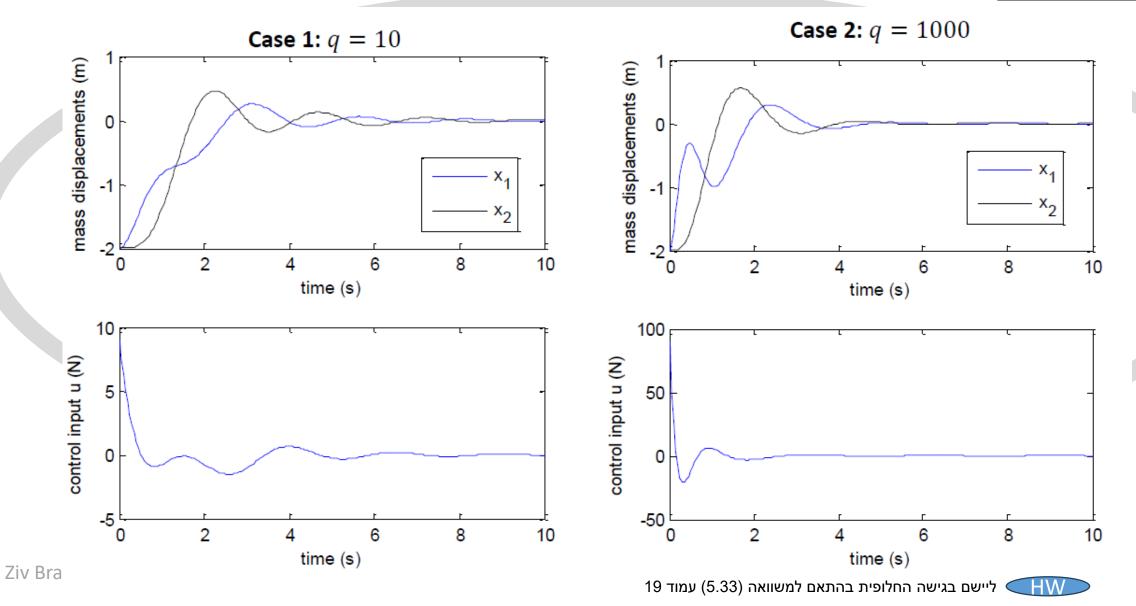
מחושבים בהתאם ל- (5.33). להלן קוד מטלב לפתרון:

(5.25)
$$\begin{bmatrix} x(t) \\ \lambda(t) \end{bmatrix} = e^{\mathcal{H}t} \begin{bmatrix} x(0) \\ \lambda(0) \end{bmatrix}, \mathcal{H} = \begin{bmatrix} A & -BR^{-1}B^T \\ -Q & -A^T \end{bmatrix}$$

$$(5.27) \mathcal{H} = \begin{bmatrix} V_{11} & V_{12} \\ V_{21} & V_{22} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} -M & 0 \\ 0 & M \end{bmatrix} \begin{bmatrix} V_{11} & V_{12} \\ V_{21} & V_{22} \end{bmatrix}^{-1}$$

$$(5.33) \quad u^* = -R^{-1}B^TV_{21}V_{11}^{-1}x(t)$$

פתרון דוגמא 5.2:



נתבונן במערכת חופשית (לא מבוקרת) הבאה:

השתנות פונקציית המחיר:

גישה חלופית למציאת בקרים אופטימליים (זאת במקום לפתור את משוואות מצב העזר λ) היא לגזור משוואה המתארת את השינוי בזמן של פונקציית המחיר.

(5.34)
$$\dot{x} = Ax$$

בבקרה אופטימלית, ${\it Cost-to-Go}$ (מחיר להגעה) הוא מושג מרכזי שמתאר את פונקציית המחיר המצטברת (t נניח ש-t נניח ש-t ועד לסיום האופק התכנוני (לרוב זמן סיום t). נניח ש-t בזמן t מוגדרת כך:

(5.35)
$$J(x(t), t) = \frac{1}{2} \int_{t}^{T} x(\tau)^{T} Qx(\tau) d\tau$$

z(5.35) ניתן לכתוב את $z(au) = e^{A(au-t)} x(t)$ (1.22) ממשוואה

$$(5.36) \ J(x(t),t) = \frac{1}{2} \int_{t}^{T} x(t)^{T} e^{A^{T}(\tau-t)} Q e^{A(\tau-t)} x(t) d\tau = \frac{1}{2} x(t)^{T} \left(\int_{t}^{T} e^{A^{T}(\tau-t)} Q e^{A(\tau-t)} d\tau \right) x(t)$$

$$(5.36) \ J(x(t),t) = \frac{1}{2} \int_{t}^{T} x(t)^{T} e^{A^{T}(\tau-t)} Q e^{A(\tau-t)} x(t) d\tau = \frac{1}{2} x(t)^{T} \left(\int_{t}^{T} e^{A^{T}(\tau-t)} Q e^{A(\tau-t)} d\tau \right) x(t)$$

את זה ניתן לכתוב:

:כאשר

(5.37)
$$J(x(t),t) = \frac{1}{2}x(t)^T S(t)x(t)$$

(5.38)
$$S(t) \stackrel{\text{def}}{=} \int_{t}^{T} e^{A^{T}(\tau - t)} Q e^{A(\tau - t)} d\tau$$

(5.38)
$$S(t) \stackrel{\text{def}}{=} \int_t^T e^{A^T(\tau-t)} Q e^{A(\tau-t)} d\tau$$

ניתן להראות באמצעות משוואה (5.38) (תרגיל בית להוכיח) כי:

(5.39)
$$S(t + \Delta t) = S(t) - (Q + A^T S(t) + S(t)A)\Delta t$$

ולכן:

(5.40)
$$-\frac{dS}{dt} = A^T S + SA + Q$$

זאת היא (5.40) *משוואת ליאפונוב* (כפי שהוצג בהרצאה 2 עמוד 7), שהיא משוואה דיפרנציאלית המגדירה את השינוי בזמן של מטריצה סימטרית S(t). ניתן לפתור אותה על-ידי אינטגרציה של צעדי זמן, המהווה שיטה חלופית (5.37) לאינטגרל של פונקציית המחיר (5.35). S(T) = 0 ועם (t < T עם) אוער פאינטגרציה לאחור מזמן ועד לS(T) ועד לאחור באינטגרציה לאחור מזמן ועד ל

בגבול $T-t o\infty$, אז $\frac{dS}{dt}$ שואף לערך קבוע ובתנאי שמטריצה T יציבה. בנוסף, $T-t o\infty$ אם

הצמד $\left(Q^{\frac{1}{2}},A\right)$ בר צפייה.

Ziv Brand (5.37)
$$J(x(t),t) = \frac{1}{2}x(t)^T S(t)x(t)$$
 (5.35) $J(x(t),t) = \frac{1}{2}\int_t^T x(\tau)^T Qx(\tau)d\tau$

(5.33)
$$u^* = -R^{-1}B^TV_{21}V_{11}^{-1}x(t) = Kx(t)$$

<u>פתרון רגולציה ריבועית – שיטה ישירה</u>

נדון שוב בבעיית הרגולציה הריבועית בזמן אינסופי:

(5.41)
$$\dot{x} = Ax + Bu$$

 $x(t_0)$ עם פונקציית מחיר (5.42) עבור תנאי התחלה כלשהו

(5.42)
$$J(x(t_0)) = \frac{1}{2} \int_{t_0}^T (x(\tau)^T Q x(\tau) + u(\tau)^T R u(\tau)) d\tau$$

x(t) -בו $x(t_0)$ -בתלוי בx(t) וב-

u=Kx אם נניח שחוק הבקרה האופטימלי שממזער את $Jig(x(t_0)ig)$ עבור כל $I(x(t_0)ig)$ הוא בצורת משוב-מצב (כפי שהוצג קודם לכן במשוואה (5.33)), אז:

$$(5.43) \ \dot{x} = (A + BK)x$$

:עם פונקציית המחיר להגעה (cost-to-go) עבור ערך המצב ההתחלתי $\chi(t_0)$ נתונה על-ידי

(5.44)
$$J(x(t_0)) = \frac{1}{2} \int_{t_0}^T x(\tau)^T (Q + K^T R K) x(\tau) d\tau$$

(5.35) $J(x(t),t) = \frac{1}{2} \int_{t}^{T} x(\tau)^{T} Qx(\tau) d\tau$

הרצאה 5: פונקציית מחיר ריבועית

(5.44) $J(x(t_0)) = \frac{1}{2} \int_{t_0}^T x(\tau)^T (Q + K^T R K) x(\tau) d\tau$

A -השוואה עם פונקציית המחיר ששימשה עבור מערכת בלי כניסה (5.35), אנחנו יכולים לראות ש $Q + K^T R K$ ו- Q מוחלפת במטריצה A + B K מוחלפת במטריצה

:לכן, הגודל של פונקציית המחיר עבור מצב התחלתי $x(t_0)$ נתונה ממשוואה (5.37) על-ידי (5.45) בור מצב התחלתי $J(x(t_0)) = \frac{1}{2}x(t_0)^TS(t_0)x(t_0)$

(5.45)
$$J(x(t_0)) = \frac{1}{2}x(t_0)^T S(t_0)x(t_0)$$

:כאשר, בהתאם למשוואה (5.40), המטריצה הסימטרית S היא הפתרון של המצב היציב למשוואה

$$(5.46) - \frac{dS}{dt} = (A + BK)^T S + S(A + BK) + Q + K^T RK$$

כדי למזער את העלות J לתנאיי התחלה שרירותיים, יש להוריד את קצב העלייה של S ככל שהזמן מתקדם

לאחור. כלומר, יש למזער את
$$\frac{dS}{dt} = A^TS + SA + K^TB^TS + SBK + Q + K^TRK$$
 כך ש- $\frac{dS}{dt}$ יהיה מינימלי.

$$(5.48) = A^{T}S + SA + (K^{T}R + SB)R^{-1}(RK + B^{T}S) - SBR^{-1}B^{T}S + Q$$

ניתן לראות שבשביל למזער את $-\frac{ds}{dt}$, צריכים לבחור K כך שS=0 ניתן לראות שבשביל למזער את $-\frac{ds}{dt}$

הכולל את K מתאפס.

Ziv Brand (5.37) $J(x(t), t) = \frac{1}{2}x(t)^T S(t)x(t)$ (5.40) $-\frac{dS}{dt} = A^T S + SA + Q$

$$(5.48) - \frac{dS}{dt} = A^T S + SA + (K^T R + SB)R^{-1}(RK + B^T S) - SBR^{-1}B^T S + Q$$

(5.27)
$$\mathcal{H} = \begin{bmatrix} V_{11} & V_{12} \\ V_{21} & V_{22} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} -M & 0 \\ 0 & M \end{bmatrix} \begin{bmatrix} V_{11} & V_{12} \\ V_{21} & V_{22} \end{bmatrix}^{-1}$$

לכן הפתרון האופטימלי הוא:

$$(5.49) K = -R^{-1}B^{T}S$$

S באופן כללי, S ו- K, הן פונקציות של הזמן, אך מכיוון שאנו מחפשים פתרון בזמן אינסופי לבקרה, אזי

יהיה: S (5.48), מתכנס לערך של מצב יציב, לכן ממשוואה (5.48),

$$(5.50) A^T S + SA - SBR^{-1}B^T S + Q = 0$$

זוהי *משוואת ריקאטי האלגברית* שניתן לפתור אותה באמצעות מטלב.

(5.51)
$$S = V_{21}V_{11}^{-1}$$

ניתן להראות כי הפתרון נתון על-ידי:

 (\mathcal{H}) תזכורת: V_{21} ו- V_{21} נוצרים מהווקטורים העצמיים היציבים של מטריצת המילטוניאן ו

$$\mathcal{H} = \begin{bmatrix} A & -BR^{-1}B^T \\ -Q & -A^T \end{bmatrix}$$

(5.37)
$$J(x(t),t) = \frac{1}{2}x(t)^T S(t)x(t)$$

(למעשה, כך מטלב פותרת זאת). דבר נוסף שאנו יכולים להסיק על-ידי השוואה לפתרון (5.49) עם (5.8) שמסלול האופטימלי של משוואות מצב העזר (λ) נתונות על-ידי:

(5.52)
$$\lambda(t) = S(t)x(t) = \frac{dJ^*}{dx}$$

-ניתן להראות שהמשוואה $\lambda(t) = rac{dJ^*}{dx}$ נכונה לכל צורה של פונקציית מחיר על-ידי שימוש ב

(Hamilton-Jacobi-Bellman-equation) המוביל למשוואות המילטון-ג'יקובי-בלמן Bellman's Principle of Optimality שימו לב פונקציית המחיר האופטימאלית J^* נתונה על-ידי משוואה (5.37).

$$(5.8) u^* = -R^{-1}B^T \lambda(t)$$

(5.49)
$$K = -R^{-1}B^{T}S$$

$$(5.49) \to (5.8): (-R^{-1}B^TS)x = -R^{-1}B^T\lambda(t) \to \lambda(t) = S(t)x(t)$$

<u>:5.3 דוגמא</u>

חשבו את חוק בקרת משוב מצב האופטימלי בזמן אינסופי עבור המערכת שהוצגה בדוגמא 5.2 על ידי פתרון משוואות ריקאטי האלגברית (5.50). בדקו שהפתרון זהה לשיטת המילטון בדוגמא 5.2.

<u>פתרון דוגמא 5.3:</u>

$$(5.50) A^T S + SA - SBR^{-1}B^T S + Q = 0$$

ניתן להשתמש בקוד מטלב לפתרון משוואה:

% Matlab code for Example 5.3

% system model

 $A = [0\ 0\ 1\ 0;\ 0\ 0\ 0\ 1;\ -2\ 2\ 0\ 0;\ 4\ -4\ 0\ 0];\ B = [0;0;1;0];\ C = [1\ 0\ 0\ 0;0\ 1\ 0\ 0]$

 $x0 = [-2 -2 \ 0 \ 0]'$ % initial state values

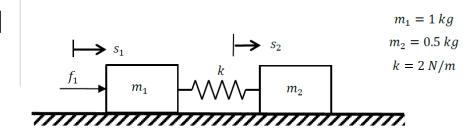
q = 10

 $Q = q^{*}[1\ 0\ 0\ 0; 0\ 1\ 0\ 0; 0\ 0\ 0; 0\ 0\ 0]$ % state weighting

R = 1 % control weighting

S = are(A, B*inv(R)*B', Q) % X = are(A,B,C) solves A'*X + X*A - X*B*X + C = 0

K = -inv(R)*B'*S % optimal state feedback gain



פתרון דוגמא 5.3:

Case 1: q = 10,

$$S = \begin{bmatrix} 18.5444 & -4.0414 & 5.2585 & 4.8356 \\ -4.0414 & 9.6255 & -0.7863 & 0.7796 \\ 5.2585 & -0.7863 & 3.2430 & 1.2486 \\ 4.8356 & 0.7796 & 1.2486 & 3.2762 \end{bmatrix}$$

$$K = \begin{bmatrix} -5.2585 & 0.7863 & -3.2430 & -1.2486 \end{bmatrix}$$

Case 2: q = 1000,

$$S = \begin{bmatrix} 381.9985 & 42.0473 & 44.9537 & 150.0815 \\ 42.0473 & 664.7117 & -0.2324 & 124.8771 \\ 44.9537 & -0.2324 & 9.4820 & 15.8036 \\ 150.0815 & 124.8771 & 15.8036 & 174.9978 \end{bmatrix}$$

$$K = [-44.9537 \quad 0.2324 \quad -9.4820 \quad -15.8036].$$

 $(5.51) S = V_{21}V_{11}^{-1}$

הרצאה 5: פונקציית מחיר ריבועית

HAMILTONIAN EIGENSTRUCTURE AND THE RICCATI EQUATION

:נתון ש: $egin{bmatrix} V_{11} \ V_{21} \end{bmatrix}$ הם ווקטורים עצמיים יציבים של מטריצת המילטוניאן, לכן

$$\mathcal{H}\begin{bmatrix} V_{11} \\ V_{21} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} V_{11} \\ V_{21} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} -M \end{bmatrix}$$

:כאשר M כוללים n ערכים עצמיים יציבים של \mathcal{H} . נכפיל מצד ימין בn נקבל

$$\mathcal{H}\begin{bmatrix} I \\ V_{21}V_{11}^{-1} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} I \\ V_{21}V_{11}^{-1} \end{bmatrix} V_{11}[-M]V_{11}^{-1}$$

[S-I] -נאפשר ל: $S = V_{21} V_{11}^{-1} = S$ (כפי שהוצג ב- (5.51)), כעת נכפיל מצד שמאל ב-

$$[S \quad -I]\mathcal{H}\begin{bmatrix}I\\S\end{bmatrix} = \underbrace{[S \quad -I]\begin{bmatrix}I\\S\end{bmatrix}}V_{11}[-M]V_{11}^{-1}$$

לכן, S יהיה בהתאם ל:

$$[S \quad -I]\mathcal{H}\begin{bmatrix} I \\ S \end{bmatrix} = 0$$

$$\begin{bmatrix} S & -I \end{bmatrix} \mathcal{H} \begin{bmatrix} I \\ S \end{bmatrix} = 0$$

נציב את:

$$\mathcal{H} = \begin{bmatrix} A & -BR^{-1}B^T \\ -Q & -A^T \end{bmatrix}$$

$$\begin{bmatrix} S & -I \end{bmatrix} \begin{bmatrix} A & -BR^{-1}B^T \\ -O & -A^T \end{bmatrix} \begin{bmatrix} I \\ S \end{bmatrix} = 0$$

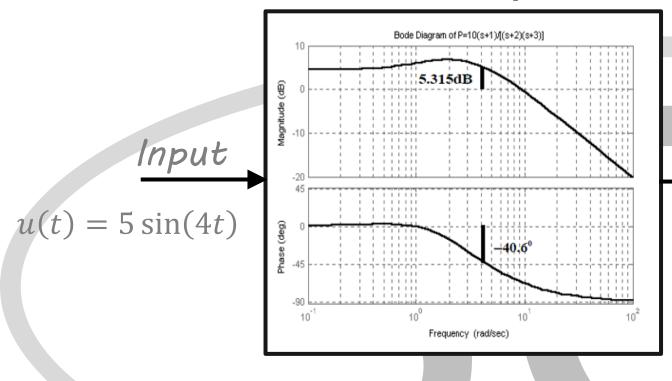
נקבל את משוואת ריקאטי האלגברית:

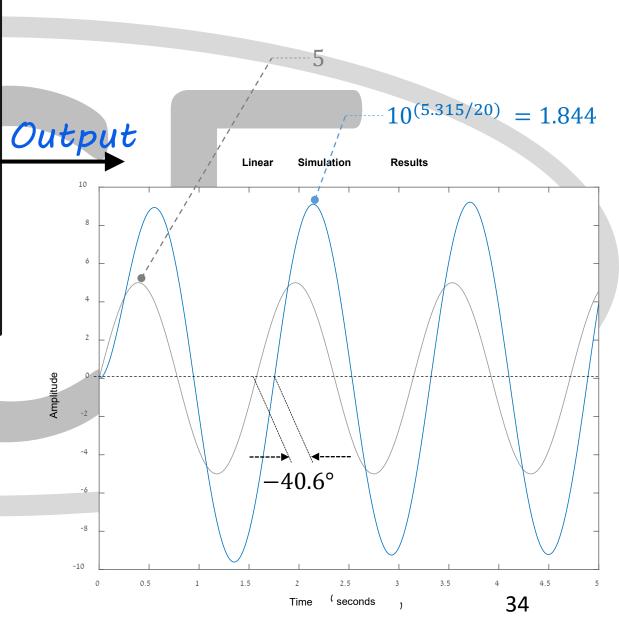
$$(5.50) A^T S + SA - SBR^{-1}B^T S + Q = 0$$

לפיכך, $S=V_{21}V_{11}^{-1}$ הוא פתרון למשוואת ריקאטי האלגברית הזו. ניתן גם להראות כי פתרון זה הוא ממשי, סימטרי ויחיד במינו (אם כי הבחירה של V_{21} ו- V_{21} אינה כזו).

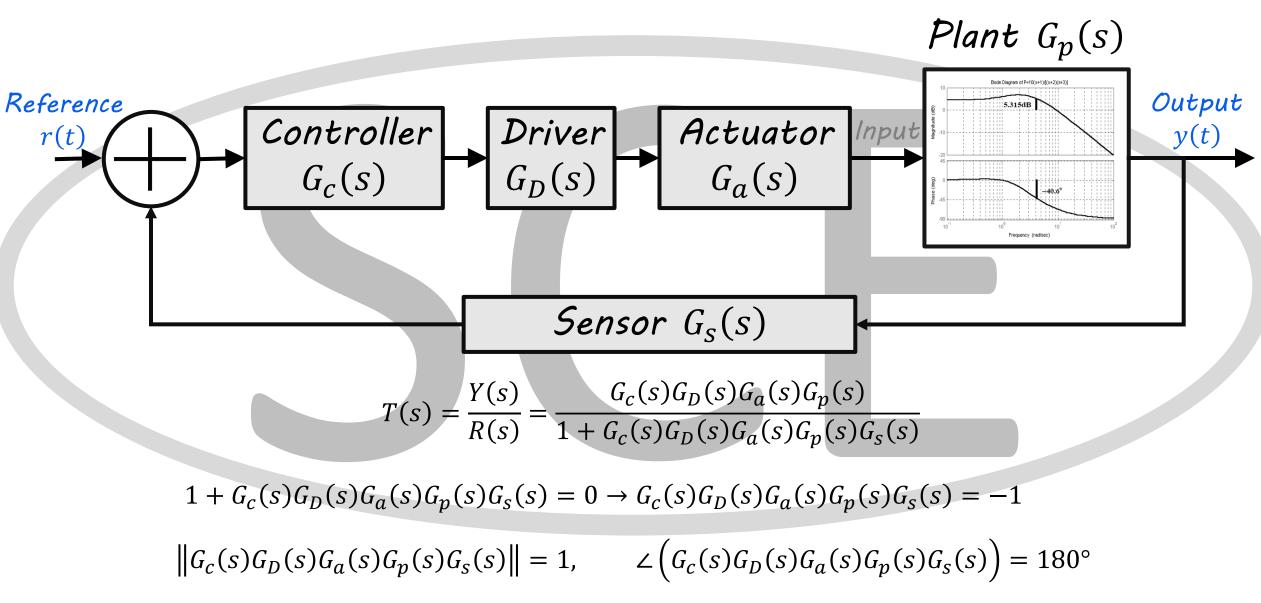
Plant $G_p(s)$

תגובת התדר - תזכורת





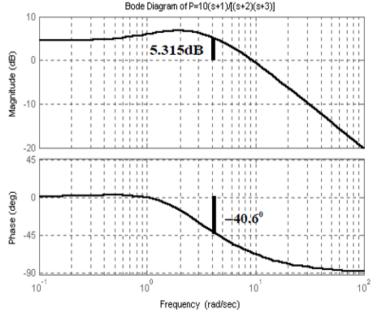
עודפי יציבות / מקדמי ביטחון בתכנון מערכת בקרה - תזכורת

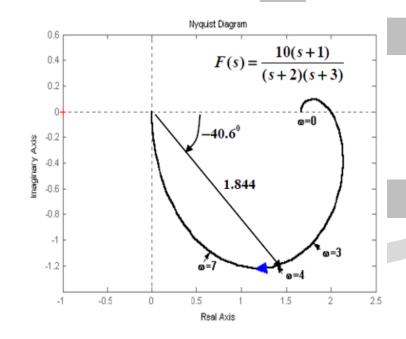


דיאגרמת נייקוויסט - תזכורת

דיאגרמת נייקוויסט מהווה תיאור גרפי של תגובת התדר, באופן שונה מדיאגרמת בודה. דיאגרמת בודה מציגה גרפים נפרדים עבור ההגבר והפאזה, כתלות בתדר. דיאגרמת נייקוויסט מהווה תיאור פולארי משולב של ההגבר והפאזה, במישור המרוכב, כאשר התדר

משמש כפרמטר.

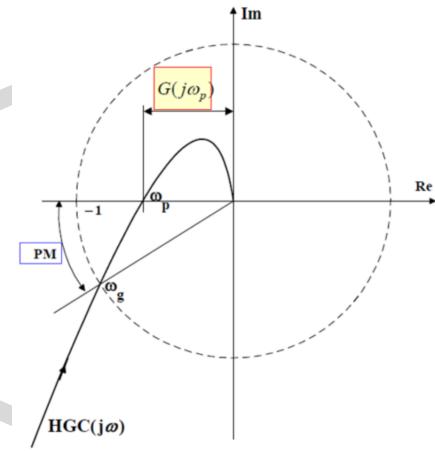




תאור פולרי

תאור בודה

עודף הגבר (GM) - תזכורת



תדר מעבר הפאזה ($ω_p$) – התדר – התדר L בו הפאזה של בו הפאזה של

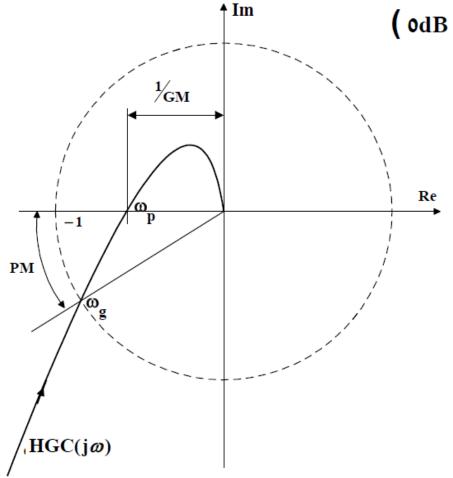
עודף הגבר (GM): פי כמה ניתן להגדיל / להקטין הגבר החוג הפתוח עד להבאת החוג הסגור לסף היציבות.

$$GM = \frac{1}{|L(j\omega_p)|}$$

$$\{L(s) = G(s)H(s)C(s)\}$$

עודף פאזה (PM) - תזכורת

תדר מעבר ההגבר ($\omega_{\rm g}$) – התדר בו ההגבר ($\omega_{\rm g}$) (אמפליטודה) של ($L(j\omega)$ הוא 1 ($\omega_{\rm B}$)



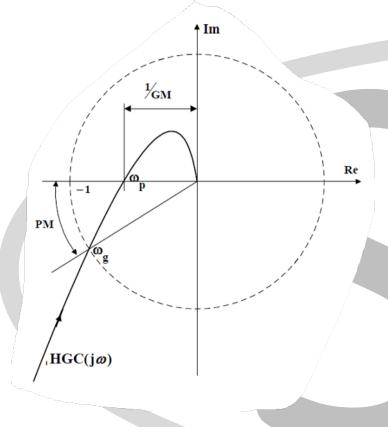
עודף פאזה (PM):

תוספת / הפחתה מינימלית של פאזה המביאה החוג הסגור לסף היציבות.

$$PM = arg[L(j\boldsymbol{\omega}_g)] + 180$$

$$\{L(s) = G(s)H(s)C(s)\}$$

עודף הגבר (GM) ועודף פאזה (PM) בדיאגרמת בודה - תזכורת

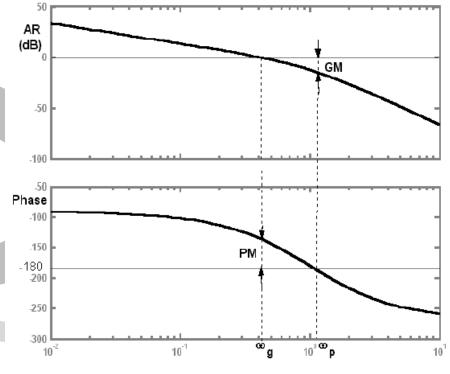


 α תדר מעבר ההגבר – ($\omega_{
m g}$) – התדר בו odB ההגבר (אמפליטודה) של

תדר מעבר הפאזה ($\omega_{
m p}$) – התדר L בו הפאזה של L בו הפאזה של

בהנחה שהחוג הסגור יציב, <u>עודף הגבר (GM)</u> – בכמה dB ניתן להעלות את האמפליטודה ב φ_p עד ל dB

עודף פאזה (PM) – בכמה מעלות ניתן להוריד (תוספת פיגור פאזה) את גרף $\omega_{
m g}$ עד ל 0

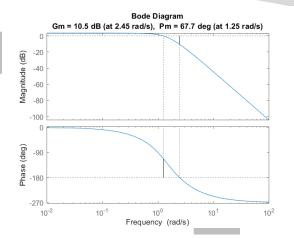


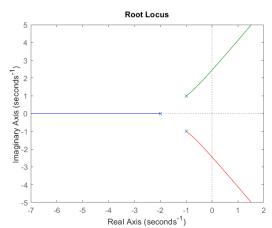
GM and PM in Bode Diagram

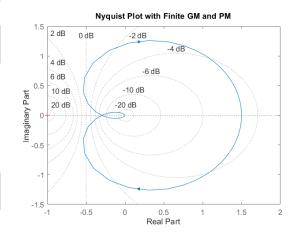
(PM) ועודף פאזה (GM) דוגמה - עודף הגבר

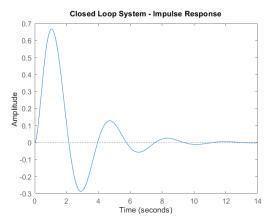
נתונות פונקציות תמסורת של מערכות פיזיקאליות הבאות: $G_1(s) = \frac{6}{(s^2 + 2s + 2)(s + 2)}$ ו- $G_2(s) = \frac{500}{s^2 + 4s + 100}$ עבור כל מערכת נתחו את ה- GM ו- PM.

```
clc; close all; clear all
% Define transfer function
s = tf('s')
sys open loop = 6/((s^2+2*s+2)*(s+2)); % GM = 3.33409; PM = 1/1.2/s
% Nyquist plot
figure (1);
nyquist(sys open loop);
grid on;
title('Nyquist Plot with Finite GM and PM');
xlabel('Real Part');
ylabel('Imaginary Part');
% Calculate and display Gain Margin (GM) and Phase Margin (PM)
figure (2);
margin(sys open loop);
[Gm, Pm, Wcg, Wcp] = margin(sys open loop);
disp(['Gain Margin (GM): ', num2str(Gm), ' (linear scale)']);
disp(['Gain Margin (GM): ', num2str(20*log10(Gm)), 'dB']);
disp(['Phase Margin (PM): ', num2str(Pm), 'degrees']);
disp(['Gain Crossover Frequency (Wcg): ', num2str(Wcg), ' rad/s']);
disp(['Phase Crossover Frequency (Wcp): ', num2str(Wcp), ' rad/s']);
figure (3);
rlocus (sys open loop)
figure (4);
impulse (sys open loop/(1+sys open loop))
title('Closed Loop System - Impulse Response');
```









Gain Margin (GM): 3.3341 (linear scale)

Gain Margin (GM): 10.4597 dB

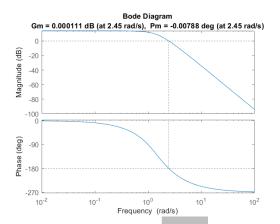
Phase Margin (PM): 67.7122 degrees

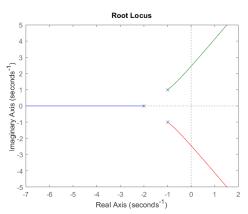
Gain Crossover Frequency (Wcg): 2.4497 rad/s Phase Crossover Frequency (Wcp): 1.2525 rad/s

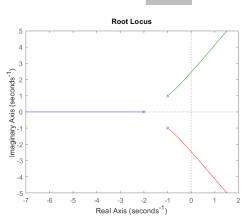
(PM) ועודף פאזה (GM) דוגמה - עודף הגבר

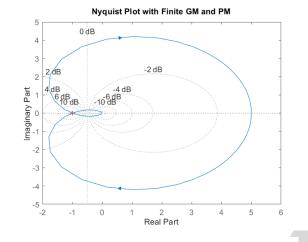
נתונות פונקציות תמסורת של מערכות פיזיקאליות הבאות: $G_1(s) = \frac{6}{(s^2 + 2s + 2)(s + 2)}$ ו- $G_2(s) = \frac{500}{s^2 + 4s + 100}$ עבור כל מערכת נתחו את ה- GM ו- PM.

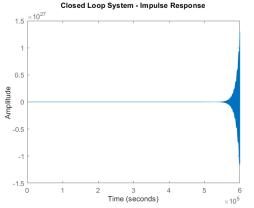
```
clc; close all; clear all
% Define transfer function
s = tf('s')
sys open loop = 3.33409*6/((s^2+2*s+2)*(s+2));
% Nyquist plot
figure (1);
nyquist(sys open loop);
grid on;
title('Nyquist Plot with Finite GM and PM');
xlabel('Real Part');
ylabel('Imaginary Part');
% Calculate and display Gain Margin (GM) and Phase Margin (PM)
figure (2);
margin(sys open loop);
[Gm, Pm, Wcg, Wcp] = margin(sys open loop);
disp(['Gain Margin (GM): ', num2str(Gm), ' (linear scale)']);
disp(['Gain Margin (GM): ', num2str(20*log10(Gm)), 'dB']);
disp(['Phase Margin (PM): ', num2str(Pm), 'degrees']);
disp(['Gain Crossover Frequency (Wcg): ', num2str(Wcg), ' rad/s']);
disp(['Phase Crossover Frequency (Wcp): ', num2str(Wcp), ' rad/s']);
figure (3);
rlocus (sys open loop)
figure (4);
impulse (sys open loop/(1+sys open loop))
title('Closed Loop System - Impulse Response');
```











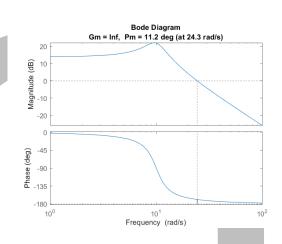
Phase Margin (PM): -0.0078811 degrees

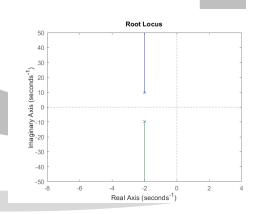
Gain Crossover Frequency (Wcg): 2.4497 rad/s Phase Crossover Frequency (Wcp): 2.4497 rad/s

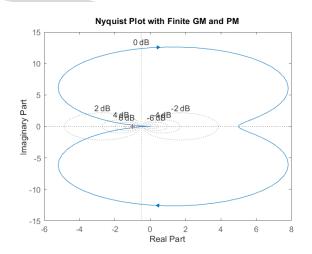
(PM) ועודף פאזה (GM) דוגמה - עודף הגבר

```
נתונות פונקציות תמסורת של מערכות פיזיקאליות הבאות: G_1(s) = \frac{6}{(s^2 + 2s + 2)(s + 2)} ו- G_2(s) = \frac{500}{s^2 + 4s + 100} עבור כל מערכת נתחו
clc; close all; clear all
% Transfer function (second-order system)
num = [K * omega n^2]; % Numerator
den = [1, 2 * zeta * omega n, omega n^2]; % Denominator
% Create the transfer function
sys open loop = tf(num, den);
% Nyquist plot
figure (1);
nyquist(sys open loop);
grid on;
title('Nyquist Plot with Finite GM and PM');
xlabel('Real Part');
ylabel('Imaginary Part');
% Calculate and display Gain Margin (GM) and Phase Margin
(PM)
figure (2);
margin(sys open loop);
[Gm, Pm, Wcg, Wcp] = margin(sys open loop);
disp(['Gain Margin (GM): ', num2str(Gm), ' (linear scale)']);
disp(['Gain Margin (GM): ', num2str(20*log10(Gm)), 'dB']);
disp(['Phase Margin (PM): ', num2str(Pm), ' degrees']);
disp(['Gain Crossover Frequency (Wcg): ', num2str(Wcg),
rad/s']);
disp(['Phase Crossover Frequency (Wcp): ', num2str(Wcp), '
rad/s']);
figure (3),d
```

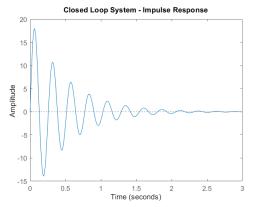
rlocus (sys open loop)







את ה- GM ו- PM.



Gain Margin (GM): Inf (linear scale)

Gain Margin (GM): Inf dB

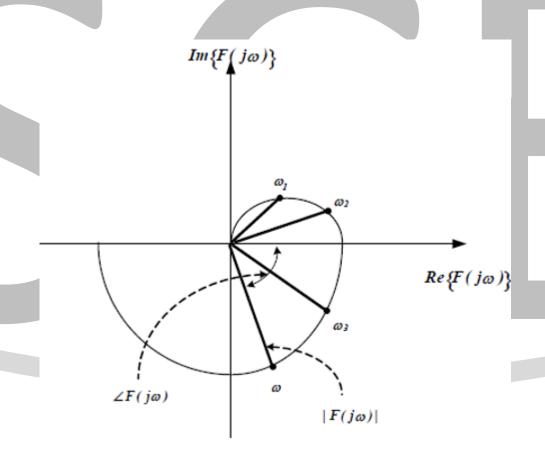
Phase Margin (PM): 11.2079 degrees

Gain Crossover Frequency (Wcg): Inf rad/s

Phase Crossover Frequency (Wcp): 24.3018 rad/s

(Nyquist) דיאגרמת נייקוייסט

אור אור אור הוא באמצעות דיאגרמת נייקוייסט (Nyquist). דרך שימושית לתיאור גרפי של תגובת התדר הוא באמצעות דיאגרמת נייקוייסט $m\{F(j\omega)\}$ והאושים אור אור מיאור של $m\{F(j\omega)\}$ ווא פרמטר, אור אור פולארי כאשר גם כאן m הוא פרמטר והקואורדינטות הן m והאווית m והאווית m לחילופין תיאור פולארי כאשר גם כאן m הוא פרמטר והקואורדינטות הן m והאווית m



Ziv Brand

(Nyquist) דיאגרמת נייקוייסט

לדיאגרמת נייקוייסט חשיבות רבה כאמצעי לבדיקת יציבות מערכות בחוג סגור. נדגיש כי:

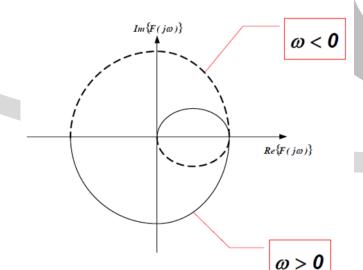
ו. הדרך הנוחה לציור הדיאגרמה היא בעזרת מחשב. ניתן לצייר ב"אופן איכותי" ללא מחשב וממנו להפיק מידע רב.

ו. רצוי, לצייר הן עבור תדרים חיוביים והן עבור שליליים. קיימת הסימטריה:

$$Re\{F(-j\omega)\} = Re\{F(j\omega)\}$$

 $Im\{F(-j\omega)\} = Im\{F(j\omega)\}$

ולכן, בדוגמא הנ"ל, הדיאגרמה "השלמה" נראית כך:



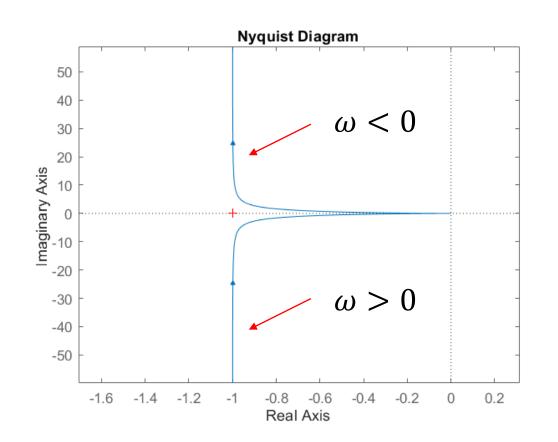
(Nyquist) דיאגרמת נייקוייסט

ווו. כאשר יש למערכת קטבים על ציר המדומה $j\omega$, יש "בריחה" של הדיאגרמה לאינסוף בתדרי

הקטבים.

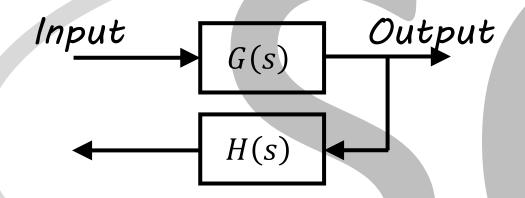
דוגמא:

$$G(s) = \frac{1}{s(s+1)}$$



פונקציית תמסורת בחוג פתוח ובחוג סגור

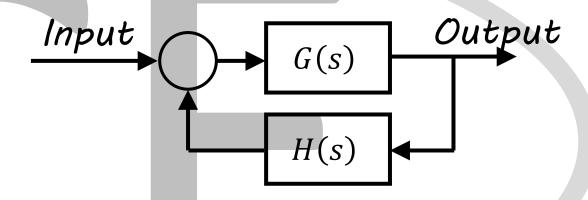




Open Loop Transfer function (O.L.T)

$$=G(s)H(s)=GH$$

חוג סגור



Closed Loop Transfer function

(C.L.T) =
$$\frac{G(s)}{1+G(s)H(s)} = \frac{G}{1+GH} = \frac{G}{L}$$

where: L = 1 + GH

עקום נייקווייסט (Nyquist) - יציבות

$$H(s) = 1$$
 -ניח ש (*)

O.L.T(*):
$$G(s) = \frac{(s+z_1)}{s(s+p_1)}$$

(CLT נאשר כל האפסים של L(s) (שהם הקטבים של

הם בחצי השמאלי של S-plane הם בחצי השמאלי

C.L.T:
$$\frac{Y(s)}{R(s)} = \frac{G(s)}{1 + G(s)H(s)} = \frac{G(s)}{1 + G(s)} = \frac{\frac{(s + z_1)}{s(s + p_1)}}{1 + \frac{(s + z_1)}{s(s + p_1)}} = \frac{(s + z_1)}{s(s + p_1) + (s + z_1)}$$

$$L(s) = 1 + G(s) = \underbrace{\frac{s(s + p_1) + (s + z_1)}{s(s + p_1)}}_{s(s + p_1)}$$

r(t) + e(t) G(s) Y(t)

LIV DIGIIU

- $\underbrace{y^{(t)}}_{R(s)} \cdot \frac{Y(s)}{R(s)}$ הם הקטבים של החוג הסגור L(s) .1
 - L(s) הם הקטבים של החוג הפתוח L(s).

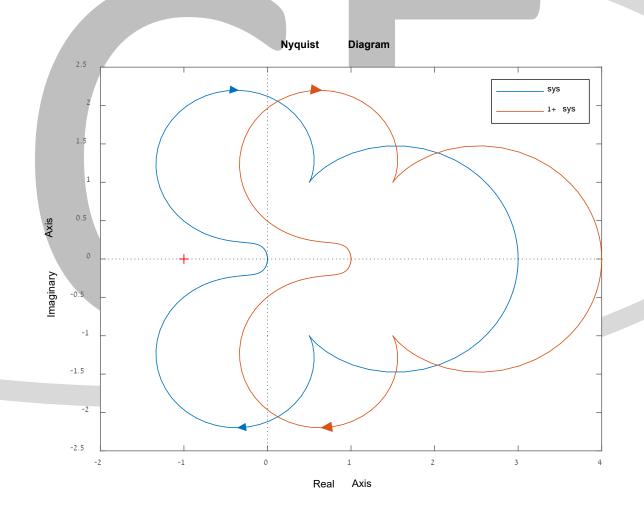
דוגמה

```
\frac{Y(s)}{R(s)} האפסים של L(s) הם הקטבים של החוג הסגור
clear all
close all
                                L(s) הם הקטבים של החוג הפתוח הקטבים של L(s)
clc
sys = tf([1 3 5 6], [2 4 6 8 2]); % Random
System
% Map the poles and zeros for the OL system
pzmap(sys); legend('O.L.T')
figure; pzmap(1+sys); legend('L(s)')
figure; pzmap(sys/(1+sys)); legend('C.L.T')
      O · L · T
                        0
                                                                                     0
                        0
                                                                                     0
7iv Brand
```

L(s) = 1 + G(s)H(s) דוגמה – המשמעות של

- $\frac{Y(s)}{R(s)}$ הם הקטבים של החוג הסגור L(s) .1
- L(s) הם הקטבים של החוג הפתוח L(s) הם הקטבים של החוג הפתוח .2

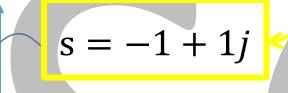
figure;
nyquist(sys, (1+sys))



משפט הארגומנט

Transfer function =
$$\frac{s+2}{s+1}$$





W - Plane imag

$$\frac{(-1+1j)+2}{(-1+1j)+1} = \frac{1+j}{j}$$

$$\Rightarrow \frac{1+j}{j} \cdot \frac{-j}{-j} = 1-j$$

New complex number

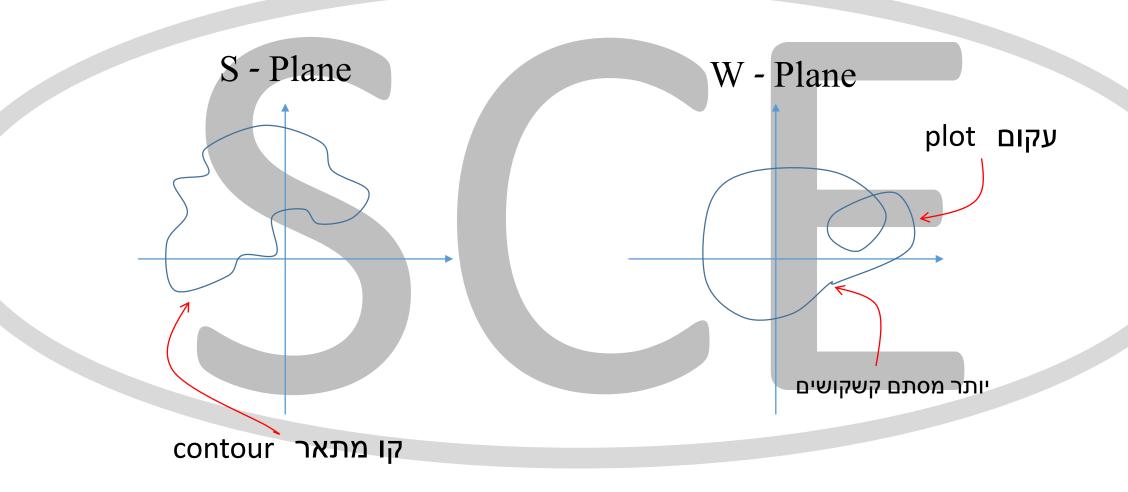
$$\circ (1-j)$$

real

איפוי א- S - W דרק פונקציית התאסורת

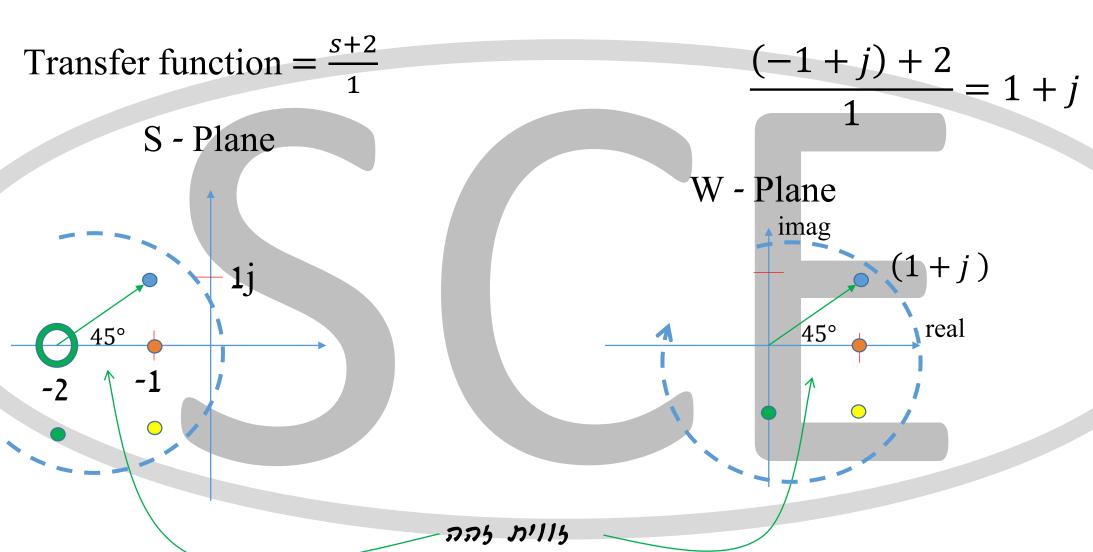
משפט הארגומנט

נתונות פונקציות תמסורת של מערכות פיזיקאליות הבאות



Ziv Brand

דוגמה – מיפוי של מערכת עם אפס אחד

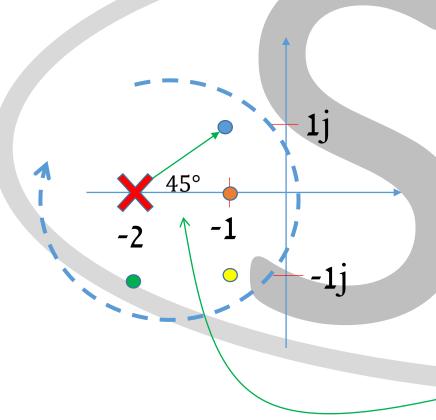


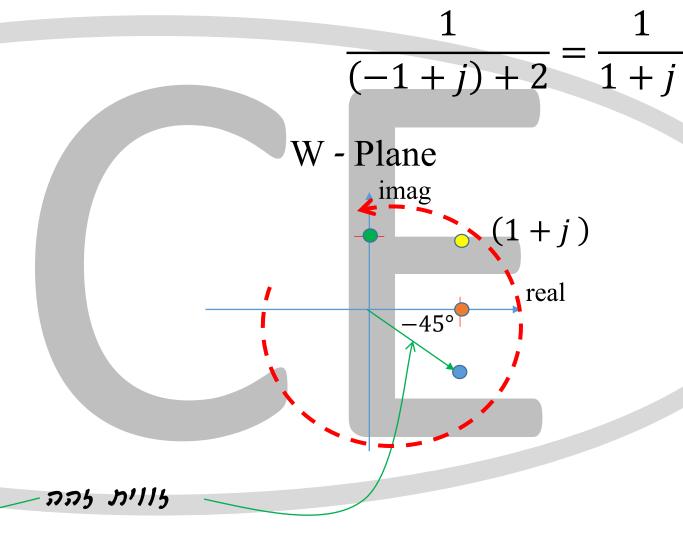
ניתן להרחיב זאת למקרה מרובה קטבים ואפסים

דוגמה – מיפוי של מערכת עם קוטב אחד

Transfer function =
$$\frac{1}{s+2}$$

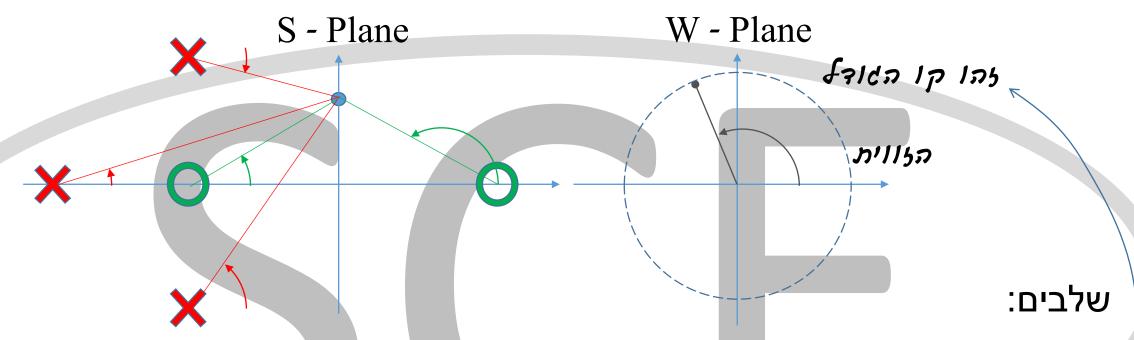
S - Plane





ניתן להרחיב זאת למקרה מרובה קטבים ואפסים

דוגמה – מיפוי של מערכת מרובת קטבים ואפסים

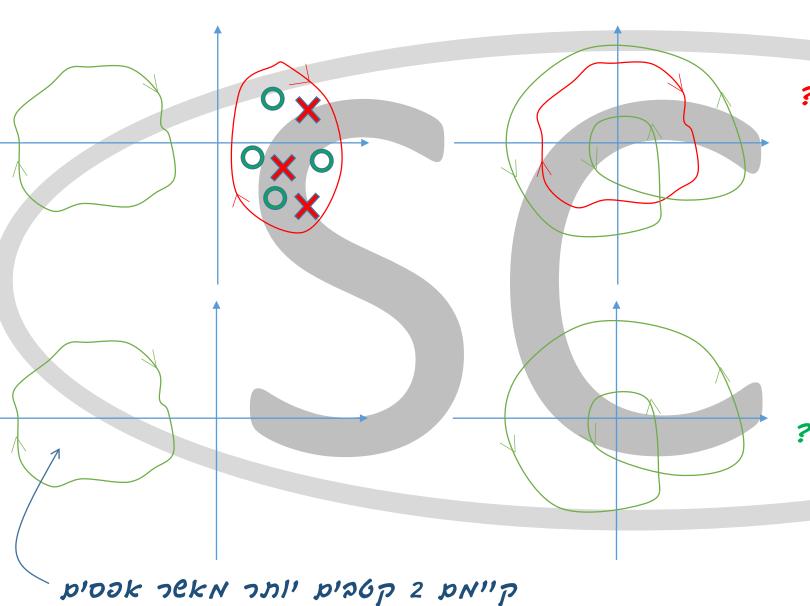


- S plane ממן את הנקודה ב.
- 2. צייר וקטורים מכל קוטב ואפס אל הנקודה.
- 3. עבור הגודל: הכפל את כל הגדלים של האפסים וחלק במכפלה את כל הגדלים
 - של הקטבים.
 - 4. עבור הזווית: חבר את כל זוויות של האפסים וחסר את זוויות הקטבים.

Ziv Brand

חזרה למשפט הארגומנט

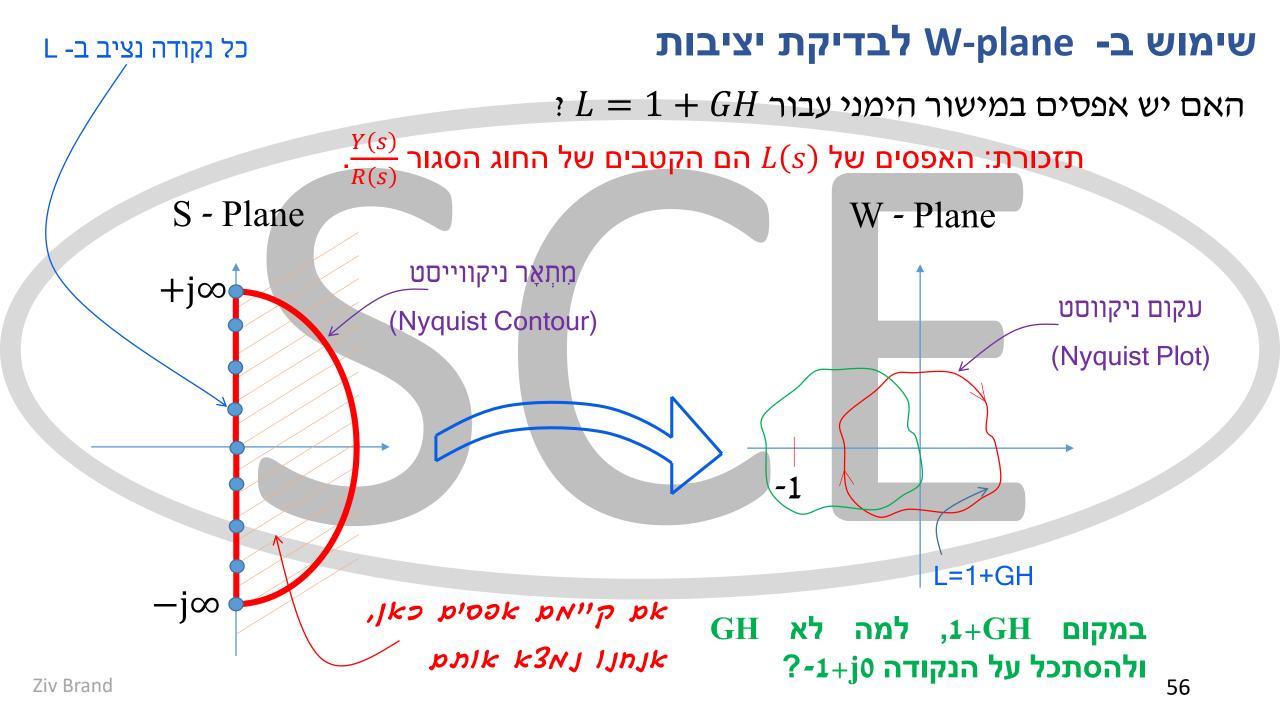




?S-Plane -> fdx Nn pln> e' nN האשל ב- W-Plane הוא בכיוון ?און. לכן, יש אפס אחר? טצות! קים אפס אחד יותר

?S-Plane -> ferna plan er an

S - Plane



שלבים לבדיקת יציבות

 $rac{Y(s)}{R(s)}$ הם הקטבים של החוג הסגור L(s) .

L(s) הם הקטבים של החוג הפתוח L(s) הם הקטבים של החוג הפתוח ...

- .GH ציירו את עקום ניקווייסט עבור החוג הפתוח
- 2. סיפרו את כמות ההקפות סביב נקודה 1-, והכיוון שלהם.
 - .RHP -מצאו כמה יותר קטבים או אפסים קיימים ב

אבל, אם אנחנו רוצים לדעת במדויק כמה אפסים יש ב- RHP, אנחנו צריכים לדעת

כמה קטבים יש ב- RHP.

: כאשר

המישור הימני הפתוח.

. מספר הקטבים של תמסורת החוג L(s) = G(s)H(s) בחצי המישור הימני הפתוח פתוח המפר הקטבים P_{o}

.(CW) מספר ההקפות שמקיף עקום נייקויסט השלם את הנקודה (1-), בכיוון השעון N_{c} י.

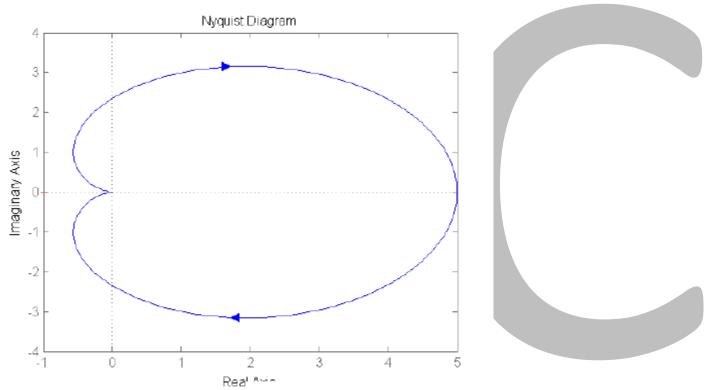
* הקפות נגד כיוון השעון נספרות מספר שלילי.

$$P_c = P_o + N_{cw}$$
 לכן,

 $P_c = 0$: >0<0<1>100 din

דוגמה

$$L(s) \equiv G(s)H(s) = \frac{10}{(s+1)(s+2)}$$



$$P_0 = 0$$

$$N_{cw}=0$$

$$P_c = P_0 + N_{cw} = 0$$



החוג הסגור יציב

מספר קטבי החוג הסגור (פתרונות המשוואה האופיינית 1+L(s)=0) הנמצאים בחצי

ווגווט קטביווווגווט : 1

המישור הימני הפתוח.

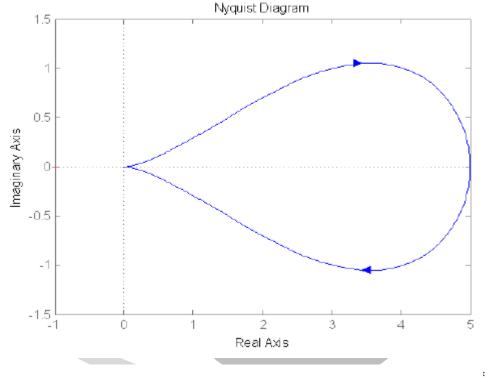
: כאשר

. מספר הקטבים של תמסורת החוג L(s) = G(s)H(s) בחצי המישור הימני הפתוח.

* הקפות נגד כיוון השעון נספרות מספר שלילי.

$L(s) \equiv G(s)H(s) = \frac{-10}{(s+1)(s-2)}$





 $P_0 = 1$

 $N_{cw}=0$

 $P_c = P_0 + N_{cw} = 1$

: כאשר

הנמצאים בחצי (1+L(s)=0 מספר מספר המגור (פתרונות המשוואה האופיינית פתרונות המגור המגור המגור המגור המגור המגור המגור המגור הימני הפתוח.

. מספר הקטבים של תמסורת החוג L(s) = G(s)H(s) בחצי המישור הימני הפתוח פר ווא מספר t(s) = G(s)

.(CW) מספר ההקפות שמקיף עקום נייקויסט השלם את נייקויסט עקום שמקיף אמקיף מספר וון מספר וון מספר ווון א N_{cw}

* הקפות נגד כיוון השעון נספרות מספר שלילי.

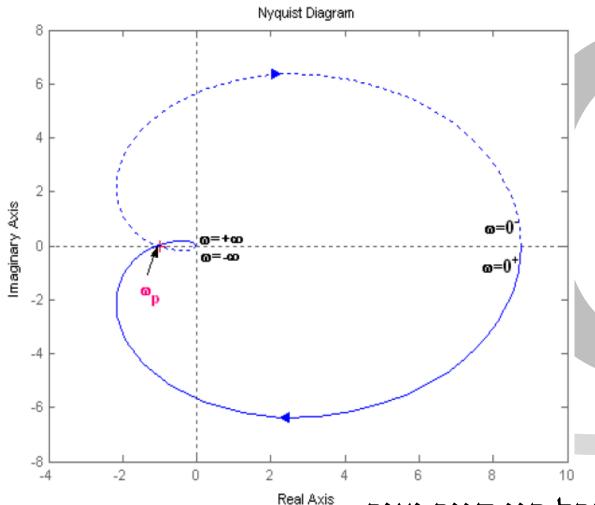


החוג הסגור לא יציב

דוגמה

$$L(s) = G(s)H(s) = \frac{70}{(s+2)^3}$$

 $oldsymbol{P_0} = oldsymbol{0}$ לבדיקת N_{cw} נמצא את



$$\angle L(j\omega_p) = -3\tan^{-1}\frac{\omega_p}{2} = -180^{\circ}$$

$$\omega_{\rm p}/2=\tan 60^{\rm o}$$
 $\omega_{\rm p}=2\sqrt{3}$

$$|L(j\omega_p)| = 70/(12+4)^{\frac{3}{2}} = 1.094 > 1$$

לכן, יש שתי הקפות עם כיוון השעון,

$$N_{cw} = 2$$

$$P_c = P_o + N_{cw} = 2 \qquad : מכאן$$

החוג הסגור לא יציב

אם נוריד את הגבר החוג פי (לפחות) 1/1.094 יתקבל חוג סגור יציב

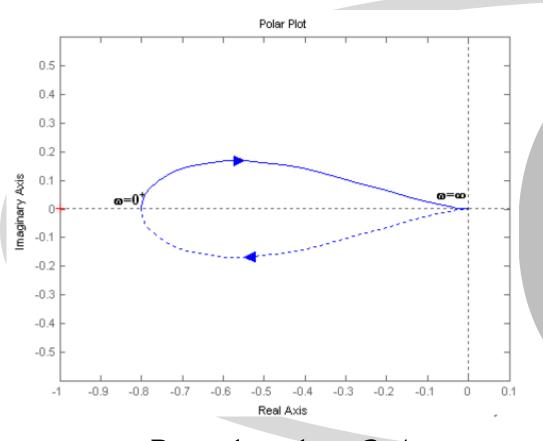
Ziv Brand

דוגמה

$$L(s) = \frac{1.6k}{(s-2)(s+1)}$$

$$P_0 = 1$$

 $:N_{cw}$ לבדיקת



$$\angle L(j\omega) = -180^{0} + \tan^{-1}\omega/2 - \tan^{-1}\omega$$

$$k=1$$
 ועבור ($\omega:0^+ o\infty$) : עבור

$$L(0) = -0.8 = 0.8 \angle -180^{\circ}$$

$$L(\infty) = 0 \measuredangle - 180^{\circ}$$

 $N_{cw}=0$ לכן, אין הקפות עם כיוון השעון

$$P_c = P_o + N_{cw} = 1$$
 : מכאן

החוג הסגור לא יציב

אם k>1.25 נקבל הקפה אחת של (-1,0) עם כיוון השעון, נקבל k>1.25 המסקנה k>1.25 החוג הסגור לא יציב, לא ניתן לייצב את החוג הסגור עם בקר k>0).

Ziv Brand



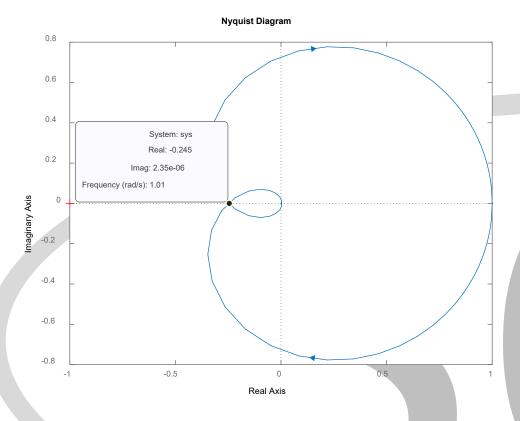
$$L(s) = \frac{1}{(s+1)^4}$$

הניקויסט אינו מקיף את (-1,0) $\omega = \infty$ ל $\omega = 0^+$ כשנעים מ הח"ס יציב

$$P_0 = 0$$
, $N_{cw} = 0 \Rightarrow P_c = 0$

$$K>rac{1}{0.245}>4.08$$
 עבור $KL(s)$, אם

החוג הסגור יהיה לא יציב



: כאשר

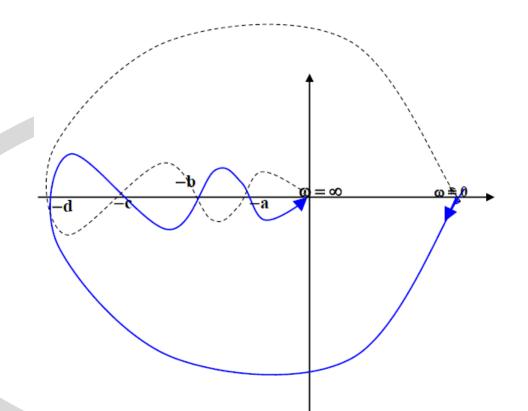
מספר קטבי החוג הסגור (פתרונות המשוואה האופיינית 1+L(s)=0 הנמצאים בחצי המישור הימני הפתוח.

. מספר הקטבים של תמסורת החוג L(s) = G(s)H(s) בחצי המישור הימני הפתוח

.(CW) מספר ההקפות שמקיף עקום נייקויסט השלם את הנקודה (-1), בכיוון השעון N_{cw}

* הקפות נגד כיוון השעון נספרות מספר שלילי.

יציבות מותנית (conditional stability)



נתון תאור פולרי של $^{\mathrm{L}(j\omega)}$ יציב. החוג הסגור עם $^{\mathrm{KL}(s)}$ יהיה יציב עבור כל ה $^{\mathrm{K}}$ ים המקיימים:

$$-1/K < -d$$
 $-c < -1/K < -b$
 $-a < -1/K < 0$

בד"כ הורדת הגברים במערכות יציבות בחוג פתוח מביאה ליציבות החוג הסגור. במערכות עם יציבות מותנית אין זה מביאה ליציבות החוג הסגור. במערכות עם יציבות מותנית אין זה $\frac{1}{b} < K < \frac{1}{a}$ כך בהכרח – בדוגמה לעיל הח"ס לא יציב למשל עבור $\frac{1}{b} < K < \frac{1}{a}$ מיצבת את החוג הסגור.

תרגיל

$$G(s)H(s) = \frac{(s-2+i2)(s-2-i2)}{(s+1)(s+4)}$$
 :נתונה פונקציית התמסורת של החוג הפתוח הבאה

ו. הציגו גרף רוט-לוקוס של המערכת, מה ערכו של הגבר פורפוציונאלי בה מערכת החוג הסגור

יוצאת מיציבות?

וו. עשו שימוש בדיאגרמת נייקאויסיט התומכת בקריטריון היציבות שהוצג בסעיף הקודם.

ווו.עשו שימוש בדיאגרמת בודה למציאת ה- GM וה- PM, הראו שה- GM שווה לערכו של ההגבר

המרבי שהתקבל בסעיפים הקודמים.

וו. הציגו את תגובת מערכת החוג הסגור לכניסת הלם עבור הגברי בקר בתחום היציב והלא יציב.