דוח בקרת PID של מטוטלת הפוכה

קבוצת תרגול- 25



:מגישים

אביטל פרץ- 20745625 גיל קורניצר- 318304383 דור חבה- 313284895 שיר עמר- 208320838

מטרת הפרויקט- ❖

נדרשנו לכתוב קוד המיישם בקרת PID של מערכת מטוטלת הפוכה כך שהמטוטלת תגיע למנוחה (תתייצב עם שגיאה נמוכה מאוד) בזווית סופית שהינה זווית נתונה כלשהי (קלט מהמשתמש) בתחום 15°±.

תחילה מידלנו את המערכת מסדר שני, כתבנו את המודל הדינאמי של המערכת בצורה מטריציונית ובנינו דיאגרמת בקרה בחוג סגור.

בשלב השני, בנינו מודל עם בקר מסוג P ומצאנו את פונקציית התמסורת הפרמטרית שלו. כדי להגיע לפונקציה המלאה, באמצעות התמרת לפלס השוונו מקדמים ביחס למבנה פונקציית התמסורת הכללית ובכך מצאנו את כל פרמטרי המשוואה שעזרו לנו להגיע לפרמטר הבקרה Kp.

בשלב השלישי בנינו מודל עם בקר מסוג PD ובאופן זהה לשלב השני תוך ניסיון למצוא את פרמטרי הבקרה Kp ו-Kd נעזרנו בתנאי שנתנו לנו.

לאחר מכן תכנתנו קוד בארדואינו כפי שנתבקשנו בחלק המעשי, בו על המטוטלת להתייצב סביב זווית שהמשתמש מכניס מבעוד מועד.

- הנחות יסוד בפיתוח המערכת ❖

מעבר לדרישות המובנות של התרגיל לא היינו צריכים להניח משהו.

תיאור מצבי הקיצון ושיטת הפתרון**-** ❖

על אף שנאמר שהזווית תוטה עד 45-+ מעלות, בטסטים שלנו הטנו אותה לפעמים הרבה יותר ולכן התייחסנו למצב בו הזווית היא מעל 360 מעלות או קטנה מ360- מעלות.

מעבר לכך לא היו לנו הנחות יסוד מעבר למה שהוגדר ולכן לא היו לנו מצבי קיצון נוספים אליהם היה צריך להתייחס.

חלק תאוטי 5 – קרת סוץ

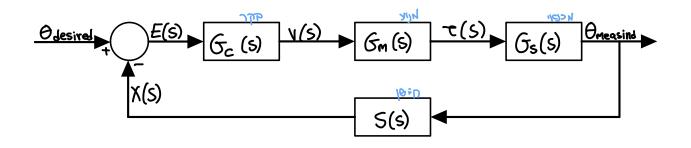
(Ž hy. O.4: 2684865) 88808680D, E88408818, Z28954FOD

יל ליכיא

$$I\ddot{ heta}=mgl heta-c\dot{ heta}+ au$$
 יאידול המערכת אסדר שני: ($lpha$

$$Y = C\Theta + DT = \begin{pmatrix} \dot{\Theta} \\ \ddot{\Theta} \end{pmatrix} = \begin{pmatrix} 1 & 0 \end{pmatrix} \begin{pmatrix} \Theta \\ \dot{\Theta} \end{pmatrix} + 0.T$$

d) דיא זראת קורה של חוץ סטור:



. Sensor = 1 , Gm=K= & , >Ky & YIJH \$31N+

פונקצת התאסות הכננית של המערכני

$$H(s) = \frac{G_0}{G_0} = \frac{\Theta M}{\Theta d} = \frac{G_c \cdot G_m \cdot G_s}{1 + G_c \cdot G_m \cdot G_s \cdot Sensor} = \frac{\frac{1}{5} \cdot G_c \cdot G_s}{1 + \frac{1}{5} \cdot G_c \cdot G_s \cdot 1} = \frac{G_c \cdot G_s}{5 + G_c \cdot G_s}$$

<u>תראיל ב:</u>

G_c(s)=
$$\frac{V(s)}{E(s)}=K_p$$
, (a) : $\frac{V(s)}{V(s)}=K_0$ (b) : $\frac{V(s)}{V(s)}=K_0$ (c) : $\frac{V(s)}{V(s)}=K_0$ (c) : $\frac{V(s)}{V(s)}=K_0$

$$G_{S}(S) = \frac{\Theta_{M}}{T(S)} = C \cdot (SI - A)^{-1} \cdot B + D = (1 \text{ o}) \left(\frac{S}{-mal} \cdot S + \frac{1}{S}\right)^{-1} \cdot \left(\frac{O}{\pm}\right) + O$$

$$\begin{cases}
S & -1 \\ \frac{mal}{Z} & S + \frac{C}{Z}
\end{cases} = \frac{1}{S^{2} + \frac{C}{S} \cdot \frac{mal}{Z}} \cdot \left(\frac{S + \frac{C}{Z}}{mal} \cdot S\right) = \frac{I}{IS^{2} + C \cdot S - mal} \cdot \left(\frac{S + \frac{C}{Z}}{mal} \cdot S\right) = \frac{I}{IS^{2} + C \cdot S - mal} \cdot \left(\frac{I}{Z}\right)$$

$$G_{S}(S) = \frac{I}{IS^{2} + C \cdot S - mal} \cdot \left(\frac{I}{S}\right) \cdot \left(\frac{S + \frac{C}{Z}}{I} \cdot S\right) \cdot \left(\frac{O}{I}\right) = \frac{I}{IS^{2} + C \cdot S - mal} \cdot \left(\frac{I}{Z}\right)$$

$$G_{s}(s) = \frac{1}{IS^{2} + C.S - Mgl}$$

שונקצית תאסורת עפור פקר P:

$$H(s) = \frac{k_{P} \cdot \frac{1}{IS^{2} + c \cdot s - m_{P}l}}{5 + k_{P} \cdot \frac{1}{IS^{2} + c \cdot s - m_{P}l}} = \frac{k_{P}}{5(Is^{2} + c \cdot s - m_{P}l) + k_{P}} = \frac{k_{P} \cdot \frac{1}{IS}}{5^{2} + (\frac{c}{I}) \cdot S - \frac{m_{P}l}{I} + \frac{k_{P}}{SI}}$$

$$H(s) = \frac{K_{p}/s_{I}}{s^{2} + (\frac{c}{I})s - \frac{mgl}{I} + \frac{kp}{s_{I}}} = \frac{1}{s^{2} + 27\omega_{0}s + \omega_{0}^{2}}$$

$$M_{p} = e^{\frac{-(\pi\zeta)}{\sqrt{1-\zeta^{2}}}} \longrightarrow e^{\frac{-\pi\zeta}{\sqrt{1-\zeta^{2}}}} \leq 0.2 / \ln \longrightarrow \frac{1}{\sqrt{1-\zeta^{2}}} \leq \ln(0.2)$$

$$\vdots \xi \quad \text{spe 1824} \quad ... \text{support} \left(\underline{I} \right) \left(\underline{C} \right)$$

$$\frac{-\pi^2}{\ln(0.2)} \leq \sqrt{1-\xi^{2}} \longrightarrow \frac{-\pi^2}{\ln^2(0.2)} \cdot \xi^2 \geq 1-\xi^2 \longrightarrow \left(1+\frac{\pi^2}{\ln^2(0.2)}\right) \xi^2 \geq 1$$

$$\frac{1}{(4 - 10^{2})^{2}} = 0.456 \quad | \frac{1}{10^{2}} = 0.5 \quad | \frac{1}{10^$$

I) כעת, לאחר שת ל נעשה השואת מקצמים כדי למצא את שם:

$$\frac{C}{I} = 2 \xi \omega_0 / \frac{\int_{c=0 \text{ cm}}^{men^4.5 \text{ gr} (n \text{ number of nuts, n=3})}}{\int_{c=3.10^3 \text{ Nmsec/rad}}^{men^4.5 \text{ gr} (n \text{ number of nuts, n=3})}} \longrightarrow \omega_0 = \frac{3 \cdot 10^{-3}}{0.0135 \cdot 0.1^2 \cdot 2 \cdot \frac{1}{2}} \longrightarrow \omega_0 = \frac{200}{9} = 22.22$$

בעת נעצא את אל (פרושר הפקרה) באיזצעית השואת מקצמים נוספת:

$$\frac{-mgl}{I} + \frac{k\rho}{5I} = \omega_0^2 \longrightarrow k_p = 5I(22.22^2 + \frac{9}{1}) \longrightarrow k_p = 0.4$$

$$H(s) = \frac{K_{P}/s_{I}}{s^{2} + (f)s - \frac{m^{2}}{s^{2}} + \frac{k_{P}}{s_{I}}} = \frac{592.6}{s^{2} + 3 \cdot 10^{-3} s + 492.6} : P \ \text{TPP} \ \text{NPY} \ \text{NONM} \ \text{NSPIDE} \ F$$

$$E(s) = \Theta_d - X(s) = \Theta_d - \Theta_m \cdot S(s) = \Theta_d - \Theta_m \longrightarrow E_{ss} = \Theta_{dss} - \Theta_{mss}$$

 $\Theta_{dSS} = l_{iM_{S\to 0}} S \cdot F(S) = l_{iM_{S\to 0}} S \cdot \frac{1}{5} = 1 \longrightarrow \Theta_{dSS} = 1$ $\Theta_{M_{SS}} = l_{iM_{S\to 0}} S \cdot H(S) \cdot \Theta_{dS} = l_{iM_{S\to 0}} S \cdot \frac{1}{5} \cdot \frac{592.6}{5^2 + 3 \cdot 10^{-3}} \frac{592.6}{5^4 + 3 \cdot 10^{-3}} = \frac{592.6}{492.6} = 1.203$

:3 ליברא

Gc(s)=Kp+Kd·S,
$$G_m(s)=\frac{1}{5}$$
, $G_s(s)=\frac{1}{1S^2+c\cdot S-mgl}$, $S(s)=1$

$$H(s) = \frac{G_c \cdot G_s}{5 + G_c \cdot G_s} = \frac{\frac{Kp + Kd \cdot S}{IS^2 + C \cdot S - Mgl}}{5 + \frac{Kp + Kd \cdot S}{IS^2 + C \cdot S - Mgl}} = \frac{Kp + Kd \cdot S}{5(IS^2 + C \cdot S - Mgl) + Kp + Kd \cdot S}$$

$$H(S) = \frac{\frac{1}{5x}(Kp + Ka \cdot S)}{S^2 + \frac{5c + Kp}{5x}S + \frac{Kp - 5mal}{5x}} = \frac{1}{S^2 + 27\omega_0 S + \omega_0^2}$$

$$2 \mathcal{Z} \omega_0 = \frac{5c + Kp}{5I} \longrightarrow \omega_0 = \frac{c}{2 \mathcal{E} M L^2} + \frac{KJ}{10 \mathcal{E} M L^2} = \frac{3 \cdot 10^{-3}}{2 \cdot 0.5 \cdot 0.0135 (0.1)^2} + \frac{KJ}{10 \cdot \frac{1}{2} \cdot 0.0135 (0.1)^2}$$

$$\omega_0 = \frac{200}{9} + \frac{KJ}{6.75 \cdot 10^{-4}}$$

נפטא את פארצעות גא ע"י השואת הקצמים:

$$\omega_{0}^{2} = \frac{Kp}{5I} - \frac{MgL}{ML^{2}} = \left(\frac{200}{9} + \frac{KJ}{6.75 \cdot 10^{-4}}\right)^{2} \longrightarrow Kp = 5 \cdot 0.0135 \cdot 0.12 \left(\left(\frac{200}{9} + \frac{KJ}{6.75 \cdot 10^{-4}}\right)^{2} + \frac{10}{0.1}\right)$$

$$K_{p} = 6.75 \cdot 10^{-4} \left(\frac{40K}{81} + 65, 843.62KJ + 2, 194, 787.38KJ^{2} + 100\right)$$

$$K_{p} = \frac{40K}{27} K_{J}^{2} + \frac{400}{9} KJ + \frac{481}{1,200}$$

לעטיך שמש אע נושאיאניי

$$E(s) = \Theta_d - \chi(s) = \Theta_d - \Theta_m \cdot S(s) = \Theta_d - \Theta_m \longrightarrow E_{ss} = \Theta_{dss} - \Theta_{mss}$$

$$\Theta_{\text{MSS}} = \lim_{S \to 0} S \cdot H(S) \cdot \Theta_{S} = \lim_{S \to 0} S \cdot \frac{1}{S} \cdot \left[\frac{\int_{S_{\overline{S}}}^{1} (Kp + Ka \cdot S)}{\int_{S_{\overline{S}}}^{2} (Kp + Ka \cdot S)} \right] = \frac{Kp}{Kp - 5mgl}$$

$$\Theta_{MSS} = \frac{\frac{40K}{27}K_J^2 + \frac{400}{9}K_J + \frac{4781}{1,200}}{\frac{40K}{27}K_J^2 + \frac{400}{9}K_J + \frac{4781}{1,200} - 0.0675}$$

$$\frac{\frac{40k}{27}K_{J}^{2} + \frac{400}{9}K_{J} + \frac{481}{1,200}}{E_{SS}} = 1 - \frac{40k}{27}K_{J}^{2} + \frac{400}{9}K_{J} + \frac{481}{1,200} - 0.0675$$

$$\left| 1 - \frac{\frac{40K}{27} K_J^2 + \frac{400}{9} K_J + \frac{431}{1,200}}{\frac{40K}{27} K_J^2 + \frac{400}{9} K_J + \frac{431}{1,200} - 0.0675} \right| \le 0.50.203$$

$$1.1015 \leq \frac{\frac{40K}{27}K_{J}^{2} + \frac{400}{9}K_{J} + \frac{481}{1,200}}{\frac{40K}{27}K_{J}^{2} + \frac{400}{9}K_{J} + \frac{1}{3}} :50 (I$$

$$\frac{4060}{27}$$
 $\text{KJ}^2 + \frac{203}{45}$ $\text{KJ} - \frac{101}{3000} \le 0 \longrightarrow \text{KJ} \le 6.187 \cdot 10^{-3}$

$$0.8985 \geqslant \frac{\frac{40K}{27}K_{J}^{2} + \frac{400}{9}K_{J} + \frac{481}{1,200}}{\frac{40K}{27}K_{J}^{2} + \frac{400}{9}K_{J} + \frac{1}{3}} : pin (II)$$

$$Kp = \frac{40k}{27}(G.187 \cdot 10^{-3})^{2} + \frac{400}{9} \cdot G.187 \cdot 10^{-3} + \frac{481}{1200} = 0.733$$

$$Go = 31.388$$

חלק מעשי

תיאור תכן- ❖

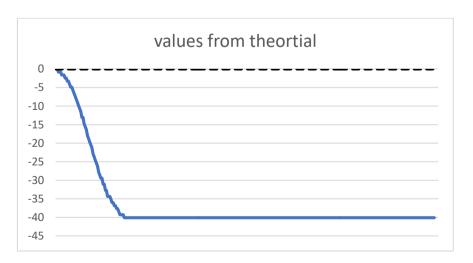
הפעלה	תצורה	שם המשתנה	מספר פין
סיבוב עם כיוון השעון	OUTPUT	MOTOR_CCW	11
סיבוב נגד כיוון השעון	OUTPUT	MOTOR_CW	10
הכוח שעל המנוע להפעיל	OUTPUT	enA	9
מקבל את השגיאה ומחשב באמצעות ספריית סיצד יש לנוע pid	INPUT	ENCODER_A	2
	INPUT	ENCODER_B	3

ַ <u>תיאור תהליך הכיול-</u>

בחלק התיאורטי מצאנו את הפרמטרים kd ו- kp. לאחר מציאת הקבועים, הכנסנו אותם לקוד והתחלנו בניסוי וטעיה עד למציאת הפרמטרים אשר גרמו להתייצבות המטוטלת.

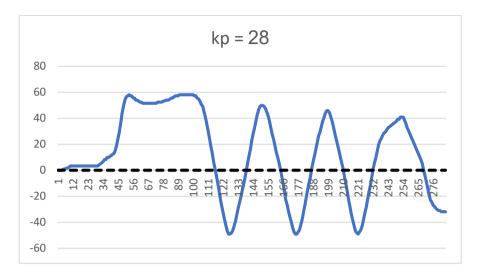
השתמשנו בגרפים שיצרה התוכנה בשביל לכייל את הפרמטרים כנדרש. אלו הם השלבים והגרפים אשר עזרו לנו להגיע למצב יציב אותו הגדרנו כזווית 0:

1. נתונים מקוריים מחלק תיאורטי-



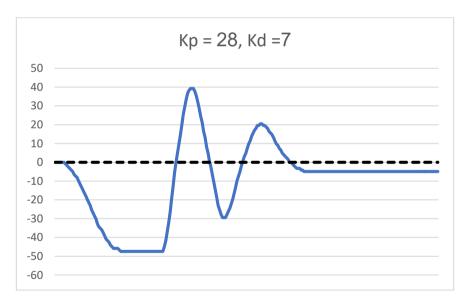
ראינו כי המערכת לא מצליחה להרים את עצמה לזווית הרצויה והבנו שיש להגדיל את Kp.

28. <u>שינוי ערך ק</u>K ל-28.



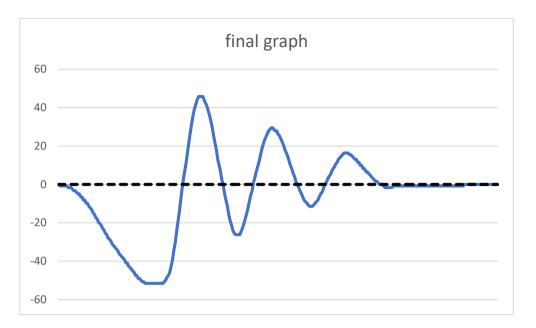
הסטייה של המטוטלת גדולה מאוד, יש להגדיל את Kd על מנת שתהיה התכנסות.

.3 שינוי ערך Kd ל – 3



כפי שניתן לראות, המטוטלת בסטייה מהערך הרצוי. עלינו להגדיל את Ki על מנת שנתייצב סביב הנקודה הרצויה.

4. <u>שינוי Ki ל – 2</u>



ישנה התייצבות סביב הנקודה הרצויה.

השוואה בין ערכי הפרמטרים:

ערכי הפרמטרים שהתקבלו בתרגיל המעשי הם שונים לחלוטין מהפרמטרים שמצאנו בתרגיל התיאורטי. ישנן מספר סיבות אותם נמנה:

- 1. בתרגיל התיאורטי הנחנו הנחות שאינן מתקיימות במציאות, למשל התנהגות לינארית של המנוע.
 - 2. ניתן להניח שקיימת שגיאה של המנוע.
 - 3. בתרגיל התיאורטי הכל חושב בסביבה אידיאלית שכמובן אינה תואמת למציאות.
- 4. המשקל של המשקולות לא לגמרי מדויק ובנוסף גם למטוטלת עצמה יש משקל שאליו לא התייחסנו בתרגיל התיאורטי.

מסקנות- ❖

- 1. יש הבדל בין מציאת הפרמטרים בתיאוריה לבין מציאתם במציאות, כלומר לא ניתן להסתמך בלבד על התיאוריה.
- בנוסף, לכל מערכת יש שגיאות שנמצאות בה בלבד ולכן לא מספיק אף פעם להסתמך רק על התיאוריה.
 - 2. מיקום המטוטלת בהתחלה הוא קריטי, והפרמטרים לא יהיו מדויקים במידה והמטוטלת לא תמוקם בצורה האופטימלית.
 - 3. לא ניתן להגיע לפרמטרים המושלמים רק בצורה של ניסוי וטעיה.

<u>-המלצות</u>

- 1. להיעזר בעצות המתרגלים בהקשר להערכת הפרמטרים.
- 2. הקוד מהתרגולים מאוד עוזר, יש להיעזר בו ולהבינו לעומק.
- 3. לבצע ראשית את החלק התיאורטי על מנת שתהיה הבנה בחלק המעשי.
 - .data streamer לבצע את הגרפים דרך אקסל באמצעות

```
#include <Encoder.h>
#include <PIDController.h>
#define ENCODER A 2
#define ENCODER_B 3 // Encoder output to Arduino Interrupt pin ncoderPinB
#define MOTOR CCW 11
#define MOTOR_CW 10
#define enA 9
int motor_pwm_value;
int encoder count = 0; // stores the current encoder count
Encoder myEnc(ENCODER_B, ENCODER_A);
PIDController pid;
float deg= 0; //Stores the degree the motor will end up in
// Calculated values
float kp = 28;
float ki = 7;
float kd = 2;
/**functions***/
float tick_to_deg(long tick){
  return tick*360.0/440.0;
// Move the motor forward
void forward(){
 digitalWrite(MOTOR_CW, HIGH);
 digitalWrite(MOTOR_CCW, LOW);
// Move the motor backword
void reverse(){
```

```
digitalWrite(MOTOR_CW, LOW);
 digitalWrite(MOTOR_CCW, HIGH);
/**setup ****/
void setup() {
 Serial.begin(9600);
 pinMode(enA, OUTPUT);
 pinMode(MOTOR_CW, OUTPUT);
 pinMode(MOTOR_CCW, OUTPUT);
 // Set initial rotation direction
 forward();
 pid.begin(); // Initialize the PID controller
 pid.limit(-180, 180); // The PID output can be limited to values between -255 to 255
 pid.tune(kp,ki,kd); // Set PID parameters
 pid.setpoint(deg); // the degree the angle will end up in
// Get the input for the degree
void input_deg()
float input = Serial.parseFloat();
if (input < -15 || input > 15) {
  Serial.println("engle between -15 and 15"); // Display the error message
 else
  deg = input;
```

```
void loop() {
encoder_count = myEnc.read();
 float enc_deg = tick_to_deg(encoder_count);
while (abs(enc_deg)>360){
  if (enc_deg<0)
    enc_deg=enc_deg+360;
  else
    enc_deg=enc_deg-360;
}
 motor_pwm_value = float(pid.compute(enc_deg));
 // Get the input
if (Serial.available() > 0){ // Wait for User to Input Data
    input_deg();
    //Serial.println(deg);
    Serial.read();
    pid.setpoint(deg);
  }
 // Calculate motor direction
if (enc_deg < deg)
  reverse();
  analogWrite(enA, abs(255*motor_pwm_value*4/100));
if(enc_deg > deg)
```

```
forward();
analogWrite(enA, abs(255*motor_pwm_value*4/100));

Serial.println(enc_deg);
}
```