# Ещё один ПИД-регулятор

Даниил Барков

Лето 2025

## Теория

В сегодняшней статье расскажу, как на стенде измеряется угол, чем обеспечивается защита от дурака, и как мне помог чатжипити.

Итак, рабочая часть стенда представляет собой неуравновешенную балку с мотором и датчиком, называемыми вместе лучом. Исходное состояние луча - висит вертикально вниз. Тяга пропеллера создаёт момент силы, вращающий луч против часовой стрелки. Примем это направление за положительное, ограниченное углом 170°. В этом диапазоне сила тяжести всегда вращает луч в отрицательном направлении.

#### Измерение угла

Первостепенная задача - измерение угла отклонения луча от исходной позиции. Затем нужно проверить, что луч вращается в вертикальной плоскости для предотвращения включения стенда в неправильном положении или выключения мотора при заваливании. Первую задачу можно решить при помощи энкодера на оси, а вторую - административно. Но у квадрокоптера нет энкодеров, а аварийные ситуации случаются самопроизвольно. Поэтому буду использовать инерциальный датчик MPU6050 в модуле GY-521.

В одной из статей я описал способ определения ориентации инерциального датчика. Она представляется в виде матрицы  $3\times 3$ , в которой столбцы соответствуют осям датчика, а строки - проекции на север, запад и вертикаль. Казалось бы, прикрепи датчик к балке, посмотри направление оси  $\overrightarrow{z'}$ , запомни направление  $\overrightarrow{y'}$ , после поворота посчитай угол между прежним и текущим направлением. Но такой вариант доступен только при полной уверенности в том, что ось датчика  $\overrightarrow{z'}$  параллельна оси луча, а я не стану гарантировать это.

Поэтому надо обобщить обе операции для случайного закрепления датчика. Как и раньше, алгоритм прототипируется в матлабе. МК обрабатывает данные датчика, вычисляет матрицу и отправляет её компьютеру по USB-CDC в виде массива из 9 байт. При запуске стенда луч неподвижнен. Программа запоминает изначальную ориентацию датчика  $(M_1)$ . Матрица вращается вокруг вектора  $\overrightarrow{d}$ , и получается матрица  $M_2$ . Этот вектор и является осью вращения, надо вычислить его. Что мы знаем об  $\overrightarrow{d}$ ? Его проекции на  $M_1$  и  $M_2$  одинаковы, при этом матрицы связаны матрицей перехода:

$$M_{tr} = M_2 \cdot M_1^{-1}$$

То есть, при применении к  $\overrightarrow{d}$  линейного оператора  $M_{tr}$  снова выходит  $\overrightarrow{d}$ . Получается, что  $\overrightarrow{d}$  является собственным вектором для матрицы перехода. Так как матрица имеет размерность 3, то и собственных векторов тоже 3. Как выбрать нужный? Посчитать

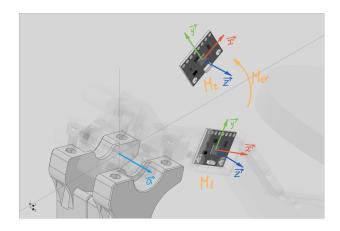


Рис. 6: Поворот датчика вокруг оси

собственные числа  $M_{tr}$  и выбрать вектор, соответсвующий  $\lambda = 1$ . Почему? Потому что собственное число - это скаляр, который растягивает собственный вектор. При повороте растяжения не происходит, значит  $\lambda = 1$ .

У этого решения есть несколько нюансов. Во-первых, погрешности измерений, расчётов и неровность механики приводят к тому, что  $M_{tr}$  не в полной мере является матрицей поворота, и  $\lambda \neq 1$ . Поэтому приходится выбирать число наиболее близкое к 1, то есть, равное  $min(|\lambda-1|)$ . Во-вторых, вычисление собственных чисел матрицы - трудоёмкая задача как для микроконтроллера, так и для программиста. Прежде чем кинуться в написание сишных функций, я обратился за советом к чатужипити и не пожалел.

Совет 1. Транспонировать матрицу вместо вычисления обратной. Для ортогональной матрицы, к которой относится матрица ориентации,  $M^{-1} = M^T$ . Транспонировать матрицу проще, и это снизит нагрузку на работу МК.

Совет 2. Использовать след матрицы поворота для вычисления угла.

$$tr(M_{tr}) = M_{tr(11)} + M_{tr(22)} + M_{tr(33)} = 1 + 2cos(\psi)$$
$$\psi = acos\left(\frac{tr(M_{tr}) - 1}{2}\right)$$

 $\psi$  - угол поворота матрицы поворота.

Чтобы программа не ломалась, нужно ограничить значение  $tr(M_{tr})$  отрезком [-1; 1]. Теоретически, значение следа не должно вылезать за эти границы, но увы, ошибки вычислений. Данный метод возвращает значения от 0 до  $\pi$ , но это не проблема для моего стенда.

Совет 3. Извлекать ось вращения из антисмимметричной части матрцы поворота.

$$\overrightarrow{a} = \frac{1}{2sin(\psi)} \cdot \begin{bmatrix} M_{tr(32)} - M_{tr(23)} \\ M_{tr(13)} - M_{tr(31)} \\ M_{tr(21)} - M_{tr(12)} \end{bmatrix}$$

Таким образом, вычисления угла и оси стали быстрыми и непринуждёнными. При запуске стенда необходимо перевести луч из нижнего положения в положение повыше. Из полученных данных будет вычислен вектор оси. Угол между осью и вертикалью должен иметь значение, близкое к  $0,5\pi$ . Сильное отклонение приведёт к переходу стенда в аварийное состояние и отключению мотора до перезапуска программы.

#### Расчёт параметров модели

Прежде чем угробить стенд жёсткими режимами работы, хотелось бы поиграть в математическое моделирование. Может быть, я получу полезный практический опыт или даже готовые коэффициенты ПИД. Для этого составлю уравнение динамики стенда, наишу ПИД-реулатор для управления тягой, абстрагируюсь от задержки измерения угла и изменения тяги, инерции пропеллера.

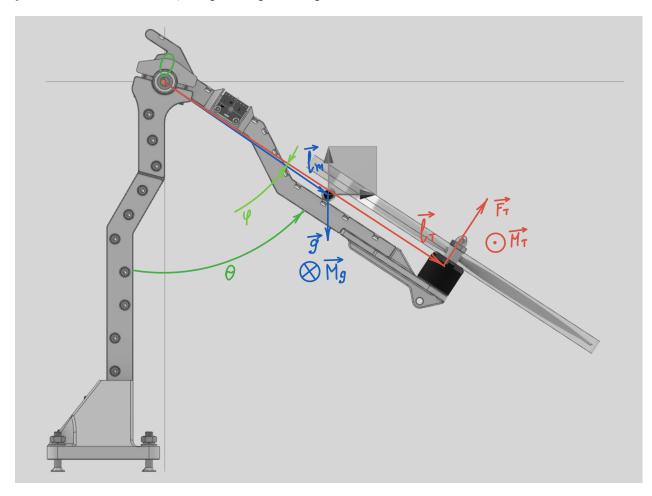


Рис. 7: Схема действия сил

Сила тяжести, действующая на луч и приложенная к центру масс луча, создаёт момент, равный

$$\overrightarrow{M_g} = \overrightarrow{l_g} \times m\overrightarrow{g}$$

ИЛИ

$$M_g = m \cdot g \cdot l_g \cdot \sin(\theta - \varphi)$$

т - масса луча,  $l_g$  - расстояние от оси O до центра масс луча,  $\theta$  - угол отклонения луча,  $\varphi$  - угол между лучом и вектором до центра масс.

Так как отклонение луча ограничено 170°, направление момента не меняется.

Уравнение статики для этой системы выглядит так:

$$\overrightarrow{M_g} + \overrightarrow{M_t} = 0$$

$$0 = F_T \cdot l_T - m \cdot g \cdot l_m \cdot \sin(\theta - \varphi)$$

 $l_T$  - расстояние между осью луча и осью пропеллера,  $F_T$  - сила тяги пропеллера. При дисбалансе сил возникает угловое ускорение:

$$\ddot{\theta} = \frac{F_T \cdot l_T - m \cdot g \cdot l_m \cdot \sin(\theta - \varphi)}{I}$$

Необходимо добавить сопротивление среды. К ним можно отнести силу трения покоя в подшипнике, силу сухого трения подшипника, силу вязкого сопротивления смазки и силу сопротивления воздуха. Силу сухого трения и трения покоя я исключу, так как хорошо смазал подшипники вэдэшкой. Включим оставшиеся силы и получим уравнение динамики системы.

$$\ddot{\theta} = \frac{F_T \cdot l_T - m \cdot g \cdot l_m \cdot \sin(\theta - \varphi) - k_v \dot{\theta} - k_a \dot{\theta}^2 \cdot \operatorname{sign}(\dot{\theta})}{J}$$

J - момент инерции,  $k_v$  - коэффициент вязкого сопротивления смазки,  $k_a$  - коэффициент сопротивления воздуха.

Момент инерции и расстояние до центра масс вычислены в САПРе. Для этого я взвесил каждую деталь и прописал массу в физические свойства модели. Равномерность распределения массы по объёму является большим допущением для деталей, напечатанных на FDM-принтере, но это лучшее, что я смог реализовать.

 $k_v$  и  $k_a$  - эмпирические коэффициенты. Я получил их значения экспериментально. Для этого закрепил мачту горизонтально, отвёл луч, позволил ему свободно колебаться под действием силы тяжести и получил функцию затухающих колебаний в табличном виде  $\theta_{exp}(t)$ . При этом диффур обретает вид

$$\begin{cases} \ddot{\theta} = (-m \cdot g \cdot l_m \cdot \sin(\theta - \varphi) - k_v \dot{\theta} - k_a \dot{\theta}^2 \cdot \operatorname{sign}(\dot{\theta})) \cdot J^{-1} \\ \theta(0) = -39^{\circ} \\ \dot{\theta} = 0 \end{cases}$$

Затем написал матлаб-скрипт, численно решающий приведённый диффур с такими же начальными условиями, как у  $\theta_{exp}(t)$ . Обозначу вычисленные данные как  $\theta_{sim}(t)$ . Оба графика представлены на рисунке. Как можно увидеть, частоты значительно различаются, примерно в два раза. Она зависит от параметров  $l_m$  и J. Подобрав ручками J, я понял, что увеличение его вдвое исправляет проблему. После проверки масс всех деталей, я вспомнил, что мой любимый САПР указывает момент инерции относительно центра масс. Чтобы пересчитать значения J для вращения вокруг O, нужно применить теорему Гюйгенса-Штейнера:

$$J = J_C + m \cdot l_m^2$$

где  $J_C$  - момент инерции, рассчитанный САПРом.

Отклонение частоты уменьшилось до 3%. Теперь можно подобрать  $k_v$  и  $k_a$ . Сделать это можно следующим способом. Так как диффур исчерпывающий, можно надеяться, что

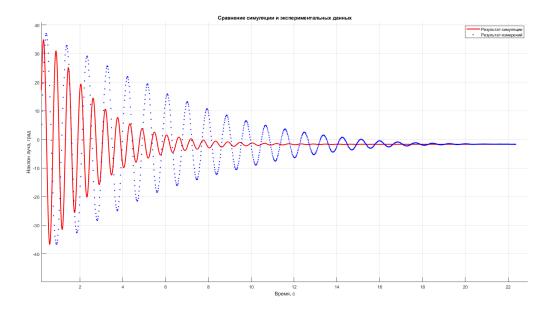


Рис. 8: Это фиаско

при правильном выборе  $k_v$  и  $k_a$  графики совпадут. Хорошо бы сделать подбор автоматическим и оптимальным по времени. Сперва нужно выбрать критерий совпадения графиков. Сумма квадратов невязок отлично подходит на роль меры.

$$RSS(k_v, k_a) = \sum_{i=0}^{N} (\theta_{sim}(t_i, k_v, k_a) - \theta_{exp}(t_i))^2$$

Но вот незадача. Временные метки у  $\theta_{exp}(t)$  и  $\theta_{sim}(t)$  различаются, выбирать пары значений  $\theta$  с одинаковым аргументом не получится. К тому же, частоты незначительно различаются, на шестнадцатом периоде колебания сдвинуты на  $0,5\pi$ , поэтому RSS никогда не станет равным нулю ( И что? Обоснуй. Мб будет плохо сходиться. Почему?). Однако известно, что  $k_v$  и  $k_a$  характеризуют форму огибающей и практически не влияют на период колебаний. Значит, достаточно сравнивать огибающие этих графиков. Для этого из  $\theta_{exp}(t)$  и  $\theta_{sim}(t)$  выделяются пики с помощью функции findpeaks, обозначенные  $\gamma_{exp}(t)$  и  $\gamma_{sim}(t)$ . Затем надо интерполировать  $\gamma_{sim}(t)$  функцией interp1 методом сплайн, подставить временные метки из  $\theta_{exp}(t)$  и получить соответствующие значения  $\gamma_{simInt}(t)$ . Теперь можно сравнить огибающие. Таким образом вычисление  $k_v$  и  $k_a$  сводится к минимизации функции RSS:

$$RSS(k_v, k_a) = \sum_{i=0}^{N} (\gamma_{simInt}(t_i, k_v, k_a) - \gamma_{exp}(t_i))^2 \to \min_{k_a, k_v \in R^2}$$

Для этого используется функция fmincon из пакета Optimization Toolboxt. С начальным приближением  $k_{v0} = 0$ ,  $k_{a0} = 0$  решение заняло 16 итераций. Результат можно видеть на графике выше, а полученные значения в таблице.

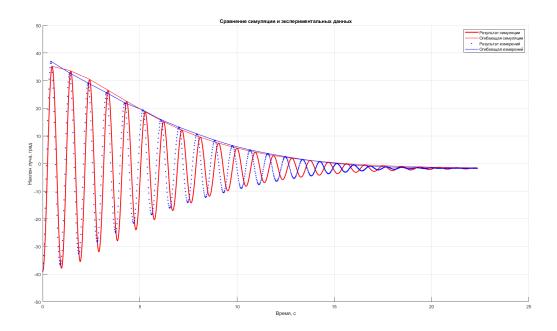


Рис. 9: Графики отлично накладываются

J, кг·м <sup>2</sup>	5,52e-3
m, Kp	0,181
$l_m$ , M	0,139
$\psi$ , град	1,71
$k_v$ , попугаи	1,85e-3
$k_a$ , попугаи	1,06e-3

### Симуляция PID-регулятора

Наконец, можно приступить к моделированию PID-регулятора. Ограничу задачу достижением и поддержанием угла луча, но в будущем попробую также регулировать скорость вращения луча.

Итак, формула PID-регулятора всем известна.

$$\begin{cases} u(t) = K_P \cdot e_{rr}(t) + K_I \cdot \int_0^t e_{rr}(\tau) d\tau - K_D \cdot \frac{de_{rr}(t)}{dt} \\ e_{rr}(t) = \theta_{set} - \theta(t) \end{cases}$$

 $\theta_{set}$  - установочное значение, к которому стремится  $\theta(t)$ .  $e_{rr}(t)$  - ошибка регулирования. u(t) - управляющее воздействие, стремящееся уменьшить ошибку.  $K_P,\,K_I,\,K_D$  - коэффициенты при пропорциональной, интегральной и дифференциальной составляющей регулятора соответственно. Их значения и определяют работу регулятора, их и предстоит подобрать.

Сперва необходимо врезать в диффур PID-регулятор.

```
\begin{cases} \ddot{\theta}(t) = (F_{max} \cdot u(t) \cdot l_T - m \cdot g \cdot l_m \cdot \sin(\theta(t) - \varphi) - k_v \dot{\theta}(t) - k_a \dot{\theta}^2(t) \cdot \operatorname{sign}(\dot{\theta}(t))) \cdot J^{-1} \\ u(t) \in [0, 1] \\ \dot{\theta}(0) = 0 \\ \theta(0) = \theta_0 \end{cases}
```

 $F_{max}$  - максимальная тяга, которую может выдать мотор.  $\theta_0$  - Начальный угол Регулятор управляет тягой, которая может быть только положительной и имеет ограничение сверху. Поэтому удобно ограничить также управляющий параметр u(t). Для решения диффура необходимо принять начальные условия  $\dot{\theta}(0)$  и  $\theta(0)$ . Регулятор начинает работу при неподвижном опущенном луче, поэтому они равны нулю.

Это дифференциальное уравнение не решается аналитически. Хорошо, что Матлаб может решить его численно. Скрипт выглядит так:

```
1 % Parameters
_{2} l_m = _{norm}([138.760 -4.145])/1000*1; % Distance to the center of
     masses (m)
m = 0.181;
                % Mass (kg)
_{4} psi = atan2(-4.145, 138.760); % Rad
J = 2036.662 / 10^6 + m * 1_m^2; % kg * m^2
g = 9.81; \% m/s^2
7 \text{ kv} = 0.0001850;
8 \text{ ka} = 0.0001058;
91_T = 0.254;
10 F_T = 10;
11 alpha = deg2rad(90);
12
13 % Initial conditions
14 00 = deg2rad(0); % Initial angle (30 degrees)
omega0 = 0; % initial angular velocity
16 integral0 = 0;
17 Y0 = [00; omega0; integral0];
_{19} % time span
20 \text{ tspan} = [0 \ 10];
21
22 % Solution
[t, Y] = ode45(@(t, Y) pendulumODE(t, Y, 1_m, m, g, J, psi, kv, ka, F_T,
     1_T, alpha, 0.3, 0.5, 0.05, 0.09), tspan, Y0);
25 % Graphics
26 figure (1);
27 clf(figure(1))
29 plot(t, rad2deg(Y(:,1)), 'r', 'LineWidth', 1.5);
30 xlabel('Time (c)');
31 ylabel('Angle theta (degree)');
32 title('Anle dynamisc');
33 ylim([0 120])
34 grid on;
36 yline(rad2deg(alpha))
```

```
function dYdt = pendulumODE(t, Y, 1, m, g, J, psi, kv, ka, F_T, 1_T, alpha
38
      , Kp, Ki, Kd, Ks)
      if Y(1) >= 0.99*pi
39
           Y(2) = 0;
40
           Y(1) = 0.99*pi;
41
       end
42
      0 = Y(1);
                           % Angle theta
43
44
       omega = Y(2);
                           % Angular velocity dO/dt
       e = (alpha - 0);
45
46
       d_integral=e;
47
48
       if Y(3) > 10
49
50
           Y(3) = 10;
51
       end
       if Y(3) < -10
52
           Y(3) = -10;
53
       end
       integral = Y(3);
56
      U = Kp*e+Ki*integral - Kd*omega+Ks*sin(alpha);
57
58
       if U>1
59
           U = 1;
60
61
       if U < 0.001
62
           U = 0.001;
63
64
       end
      F = F_T*U;
65
66
      domegadt = (F*l_T-m*g*l*sin(0-psi)-kv*omega*t-ka*omega^2*sign(omega)*t
67
      )/J;
68
       dYdt = [omega; domegadt; d_integral];
                                                   % Returns vector of derivatives
69
70 end
```

Функция ode45 решает диффур итерациями, поэтому на каждом шаге можно выполнять математические операции над переменными, сравнивать и менять их значения. Это позволяет встроить в диффур различные проверки. Например, на строках 59-64 реализовано ограничение управляющего параметра.

Пора перейти к подбору коэффициентов. Для этого надо