

```

# Симуляция квадрокоптера
import numpy as np
import math

def c(x):
    return np.cos(x)
def s(x):
    return np.sin(x)
def t(x):
    return np.tan(x)

class Quadcopter():

    def __init__(self, pos, vel, angle, ang_vel, pos_ref, dt):

        mass = 0.468 # масса квадрокоптера, кг
        gravity = 9.81 # ускорение свободного падения, м/с^2
        num_motors = 4 # количество моторов
        kt = 1e-7 # коэффициент для перевода скорости вращения мотора в тягу, Н/(об/мин)^2

        # Начальные параметры симуляции
        self.pos = pos # положение в инерциальной системе координат [x, y, z], м
        self.vel = vel # скорость в инерциальной системе координат [x, y, z], м/с
        self.angle = angle # ориентация (углы Эйлера) в радианах [крен (phi), тангаж (theta), рысканье (psi)]
        self.ang_vel = ang_vel # угловая скорость [phi, theta, psi], рад/с
        self.lin_acc = np.array([0., 0., 0.]) # линейное ускорение, м/с^2
        self.ang_acc = np.array([0., 0., 0.]) # угловое ускорение, рад/с^2

        # Желаемые состояния
        self.pos_ref = pos_ref # целевая позиция [x, y, z], м
        self.vel_ref = [0., 0., 0.] # целевая скорость, м/с
        self.lin_acc_ref = [0., 0., 0.] # целевое ускорение, м/с^2
        self.angle_ref = [0., 0., 0.] # целевые углы, рад
        self.ang_vel_ref = [0., 0., 0.] # целевая угловая скорость, рад/с
        self.ang_acc_ref = [0., 0., 0.] # целевое угловое ускорение, рад/с^2

        # Параметры времени
        self.time = 0
        self.dt = dt

        # Параметры окружающей среды
        self.gravity = gravity # ускорение свободного падения, м/с^2
        self.density = 1.225 # плотность воздуха, кг/м^3

        # Границы среды
        self.bound_x = 10.
        self.bound_y = 10.
        self.bound_z = 10.

        # Константы квадрокоптера
        self.num_motors = num_motors # количество моторов
        self.mass = mass # масса квадрокоптера
        self.Ixx = 4.856e-5 # момент инерции по оси X, кг·м^2
        self.Iyy = 4.856e-5 # момент инерции по оси Y, кг·м^2
        self.Izz = 8.8e-5 # момент инерции по оси Z, кг·м^2
        self.A_ref = 0.02 # эффективная площадь для расчета сопротивления, м^2
        self.L = 0.2 # расстояние от центра до мотора, м
        self.kt = kt # коэффициент тяги
        self.b_prop = 1.14e-7 # коэффициент момента, Н·м/(об/мин)^2
        self.Cd = 1 # коэффициент сопротивления
        self.thrust = mass * gravity # начальная тяга
        self.speeds = np.ones(num_motors) * ((mass * gravity) / (kt * num_motors)) # начальные скорости моторов
        self.tau = np.zeros(3) # начальный момент

        self.maxT = 2.5 # максимальная тяга на мотор, Н
        self.minT = 0.2 # минимальная тяга на мотор, Н
        self.max_angle = math.pi / 12 # максимальный угол наклона, рад

        self.I = np.array([[self.Ixx, 0, 0], [0, self.Iyy, 0], [0, 0, self.Izz]]) # тензор инерции
        self.g = np.array([0, 0, -gravity]) # вектор силы тяжести

        self.done = False

    def calc_pos_error(self, pos):

```

```

    ''' Возвращает ошибку по положению '''
    return self.pos_ref - pos

def calc_vel_error(self, vel):
    ''' Возвращает ошибку по скорости '''
    return self.vel_ref - vel

def calc_ang_error(self, angle):
    ''' Возвращает ошибку по углам ориентации '''
    return self.angle_ref - angle

def calc_ang_vel_error(self, ang_vel):
    ''' Возвращает ошибку по угловой скорости '''
    return self.ang_vel_ref - ang_vel

def body2inertial_rotation(self):
    '''
    Преобразование из системы координат тела в инерциальную (углы Эйлера)
    angle 0 = крен (ось X, phi)
    angle 1 = тангаж (ось Y, theta)
    angle 2 = рысканье (ось Z, psi)
    '''

    c1 = c(self.angle[0])
    s1 = s(self.angle[0])
    c2 = c(self.angle[1])
    s2 = s(self.angle[1])
    c3 = c(self.angle[2])
    s3 = s(self.angle[2])

    R = np.array([[c2 * c3, c3 * s1 * s2 - c1 * s3, s1 * s3 + c1 * s2 * c3],
                  [c2 * s3, c1 * c3 + s1 * s2 * s3, c1 * s3 * s2 - c3 * s1],
                  [-s2, c2 * s1, c1 * c2]])

    return R

def inertial2body_rotation(self):
    '''
    Преобразование из инерциальной системы в систему тела
    (транспонированная матрица из body2inertial_rotation)
    '''
    return np.transpose(self.body2inertial_rotation())

def thetadot2omega(self):
    ''' Перевод углов Эйлера (Euler_dot) в угловую скорость (omega) '''
    R = np.array([[1, 0, -s(self.angle[1])],
                  [0, c(self.angle[0]), c(self.angle[1]) * s(self.angle[0])],
                  [0, -s(self.angle[0]), c(self.angle[1]) * c(self.angle[0])]])
    return np.matmul(R, self.ang_vel)

def omegadot2Edot(self, omega_dot):
    ''' Перевод угловой скорости (omega) в производные углов Эйлера (Euler_dot) '''
    R = np.array([[1, s(self.angle[0]) * t(self.angle[1]), c(self.angle[0]) * t(self.angle[1])],
                  [0, c(self.angle[0]), -s(self.angle[0])],
                  [0, s(self.angle[0]) / c(self.angle[1]), c(self.angle[0]) / c(self.angle[1])]])
    self.ang_acc = np.matmul(R, omega_dot)

def find_omegadot(self, omega):
    ''' Вычисляет угловое ускорение в инерциальной системе, рад/с² '''
    omega = self.thetadot2omega()
    return np.linalg.inv(self.I).dot(self.tau - np.cross(omega, np.matmul(self.I, omega)))

def find_lin_acc(self):
    ''' Вычисляет линейное ускорение, м/с² '''
    R_B2I = self.body2inertial_rotation()
    R_I2B = self.inertial2body_rotation()

    # Силы в системе тела
    Thrust_body = np.array([0, 0, self.thrust])
    Thrust_inertial = np.matmul(R_B2I, Thrust_body)

    vel_bodyframe = np.matmul(R_I2B, self.vel)
    drag_body = -self.Cd * 0.5 * self.density * self.A_ref * (vel_bodyframe) ** 2
    drag_inertial = np.matmul(R_B2I, drag_body)
    weight = self.mass * self.g

```

```

acc_inertial = (Thrust_inertial + drag_inertial + weight) / self.mass
self.lin_acc = acc_inertial

def des2speeds(self, thrust_des, tau_des):
    ''' Вычисляет скорости моторов для заданной тяги и моментов '''
    e1 = tau_des[0] * self.Ixx
    e2 = tau_des[1] * self.Iyy
    e3 = tau_des[2] * self.Izz

    n = self.num_motors
    weight_speed = thrust_des / (n * self.kt)

    motor_speeds = []
    motor_speeds.append(weight_speed - (e2 / ((n / 2) * self.kt * self.L)) - (e3 / (n * self.b_prop)))
    motor_speeds.append(weight_speed - (e1 / ((n / 2) * self.kt * self.L)) + (e3 / (n * self.b_prop)))
    motor_speeds.append(weight_speed + (e2 / ((n / 2) * self.kt * self.L)) - (e3 / (n * self.b_prop)))
    motor_speeds.append(weight_speed + (e1 / ((n / 2) * self.kt * self.L)) + (e3 / (n * self.b_prop)))

    # Проверка пределов тяги
    thrust_all = np.array(motor_speeds) * self.kt
    over_max = np.argwhere(thrust_all > self.maxT)
    under_min = np.argwhere(thrust_all < self.minT)

    if over_max.size != 0:
        for i in range(over_max.size):
            motor_speeds[over_max[i][0]] = self.maxT / self.kt
    if under_min.size != 0:
        for i in range(under_min.size):
            motor_speeds[under_min[i][0]] = self.minT / self.kt

    self.speeds = motor_speeds

def find_body_torque(self):
    ''' Вычисляет момент на теле от разности тяги моторов '''
    tau = np.array([
        (self.L * self.kt * (self.speeds[3] - self.speeds[1])),
        (self.L * self.kt * (self.speeds[2] - self.speeds[0])),
        (self.b_prop * (-self.speeds[0] + self.speeds[1] - self.speeds[2] + self.speeds[3]))
    ])
    self.tau = tau

def step(self):
    # Суммарная тяга от моторов
    self.thrust = self.kt * np.sum(self.speeds)

    # Линейное и угловое ускорения
    self.find_lin_acc()
    self.find_body_torque()

    # Угловое ускорение в инерциальной системе
    omega = self.thetadot2omega()
    omega_dot = self.find_omegadot(omega)

    # Угловое ускорение в теле
    self.omegadot2Edot(omega_dot)

    # Обновление состояний по шагу времени
    self.ang_vel += self.dt * self.ang_acc
    self.angle += self.dt * self.ang_vel
    self.vel += self.dt * self.lin_acc
    self.pos += self.dt * self.vel
    self.time += self.dt

```