# Разработка программного комплекса моделирования и визуализации движения беспилотных летательных аппаратов

Дербенев Леонид Олегович

Институт математики и механики им. Н.Н. Красовского

11 июня 2024 г.

# Задача

### Материальная точка

Материальная точка имеет следующую модель движения:

$$\ddot{r}=m\cdot u,$$

где  $r = (x, y, z)^{\mathsf{T}}$  — радиус/вектор положения объекта,  $u = (u_x, u_y, u_z)^{\mathsf{T}}$  управление, являющееся ускорением, m — масса точки. Покоординатная запись:

$$\ddot{x} = u_x, \quad \ddot{y} = u_y, \quad \ddot{z} = u_z.$$

Запись, включающая скорости:

$$\dot{x}=V_x, \quad \dot{y}=V_y, \quad \dot{z}=V_z, \ \dot{V}_x=u_x, \quad \dot{V}_y=u_y, \quad \dot{V}_z=u_z.$$





### Коптер

Коптер имеет следующую модель:

$$\begin{split} \dot{x} &= V_x, & \dot{y} &= V_y, & \dot{z} &= V_z, \\ \dot{V_x} &= \frac{u_x - V_x}{l_{xz}}, & \dot{V_y} &= \frac{u_y - V_y}{l_y}, & \dot{V_z} &= \frac{u_z - V_y}{l_{xz}}. \end{split}$$

Здесь  $u = (u_x, u_y, u_z)^{\mathsf{T}}$  — управление, командный сигнал скорости, имеющий смысл желаемой скорости по каждой из координат;  $l_{xz}$ ,  $l_y$  коэффициенты, описывающие инерционность выхода на выбранный уровень скорости: выход осуществляется за время порядка 3l.

### Вертолет

```
\dot{x} = V_{\text{rop}} \cos \psi,
 \dot{z} = V_{\text{ron}} \sin \psi.
\dot{y} = V_{\text{Bent}}
\dot{\psi} = \frac{\beta_{\mathsf{6ok}}}{V_{\mathsf{---}}} u_{\mathsf{6ok}}, \quad |u_{\mathsf{6ok}}| \leqslant 1,
 \dot{V}_{\text{rop}} = \dot{a}, \quad a_{\min} \leqslant a \leqslant a_{\max}, \quad V_{\text{rop}}^{\min} \leqslant V_{\text{rop}} \leqslant V_{\text{rop}}^{\min},
 \dot{V}_{\text{Bept}} = u_{\text{Bept}}, \quad u_{\text{Bept}}^{\min} \leqslant u_{\text{Bept}} \leqslant u_{\text{Bept}}^{\max}, \quad V_{\text{Bept}}^{\min} \leqslant V_{\text{Bept}} \leqslant V_{\text{Bept}}^{\max}.
```

Здесь  $\psi$  — угол курса;  $u_{60k}$  — ускорение, управляющее разворотом круса;  $u_{\text{верт}}$  — ускорение (создаваемое изменением скорости вращения винтов), управляющее вертикальной скоростью; a — ускорение, управляющее величиной горизонтальной скорости (продольное);  $\beta_{\mathsf{бок}}$  — коэффициент горизонтальной маневренности судна.

### Самолет

```
\begin{split} \dot{x} &= V \cos \theta \cos \psi, \\ \dot{z} &= V \cos \theta \sin \psi, \\ \dot{y} &= V \sin \theta, \\ \dot{\theta} &= \frac{\beta_{\text{Bept}}}{V} \; u_{\text{Bept}}, \\ \dot{\psi} &= \frac{\beta_{\text{GoK}}}{V} \; u_{\text{GoK}}, \\ |u_{\text{Bept}}| &\leqslant 1, \quad |u_{\text{GoK}}| \leqslant 1, \\ \dot{V} &= a, \quad a_{\min} \leqslant a \leqslant a_{\max}, \quad V_{\min} \leqslant V \leqslant V_{\max}. \end{split}
```

Здесь  $\theta$  — угол тангажа,  $\psi$  — угол курса;  $u_{\text{верт}}$ ,  $u_{\text{бок}}$  — ускорения, управляющие углами тангажа и курса; a — ускорение, управляющее скоростью;  $\beta_{\text{верт}}$ ,  $\beta_{\text{бок}}$  — коэффициенты маневренности судна.

# ПИД регулятор

$$u(t) = P + I + D = K_p \cdot e(t) + K_i \cdot \int_0^{\mathsf{T}} e(t)d\tau + K_d \frac{de}{dt},$$

где  $K_p,~K_i,~K_d$  — коэффициенты усиления пропорциональной, интегрирующей и дифференцирующей составляющих. В данной работе был использован линейный пропорциональный регулятор, то есть u=Kx, где  $K\in R^{m\times n}$ . Теперь задача имеет вид:

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

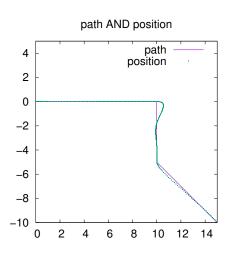
Данная система является устойчивой  $\Longleftrightarrow \forall \lambda$  — собственное значение, выполняется:  $Re\lambda < 0$ .

В данной работе будем использовать только пропорциональный регулятор:

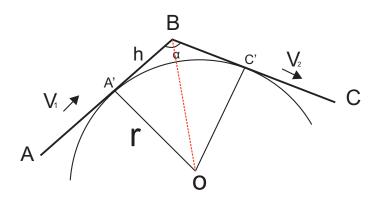
$$u = -k_x \cdot (x - x_w) - k_V \cdot (V_x - V_{x,w})$$

# Наивная прокладка

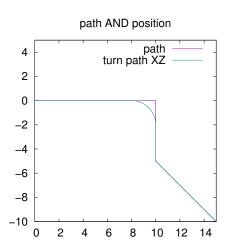
### Наивная прокладка



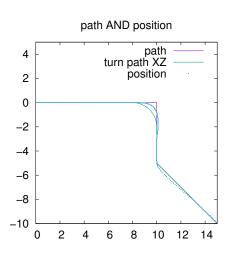
# Прокладка по дуге окружности



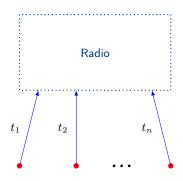
# Прокладка по дуге окружности



# Прокладка по дуге окружности



### Радиовещание

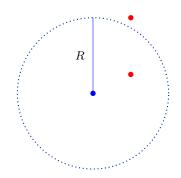


 $t_i$  - такт вещания текущей позиции.

# Этапы обнаружения конфликта

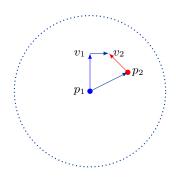
- Проверка расстояния
- Проверка сближения
- Вычисление промежутка конфликта

# Проверка расстояния



R - радиус фильтрации.

# Проверка сближения



$$(p_2 - p_1, v_2 - v_1) < 0,$$

где  $p_1, p_2$  - точки позиций в пространстве первого и второго судна соответственно,  $v_1, v_2$  - векторы скорости первого и второго судна соответственно.

### Вычисление промежутка конфликта

$$||(x_1(t), z_1(t))^T - (x_2(t), z_2(t))^T|| \le R_{30},$$
  
 $|y_1(t) - y_2(t)| \le H_{30},$ 

где  $R_{30}$  — радиус защитного объема,  $H_{30}$  — высота защитного объема.

### Заключение

???

### Спасибо за внимание

???