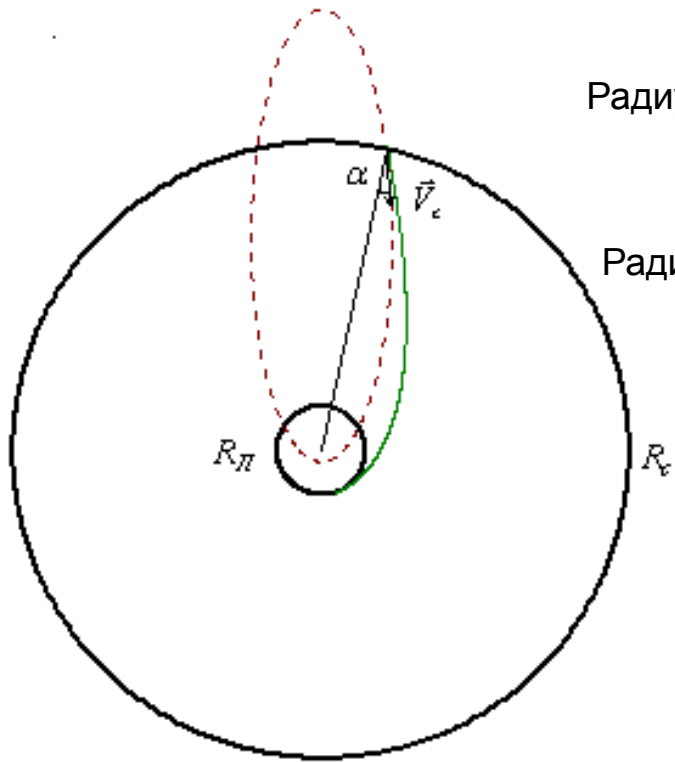


# **Об оптимизации посадки космического аппарата со сферы влияния Луны на её поверхность с учетом фазовых ограничений**

Е.В. Заплетина, О.М. Заплетина.

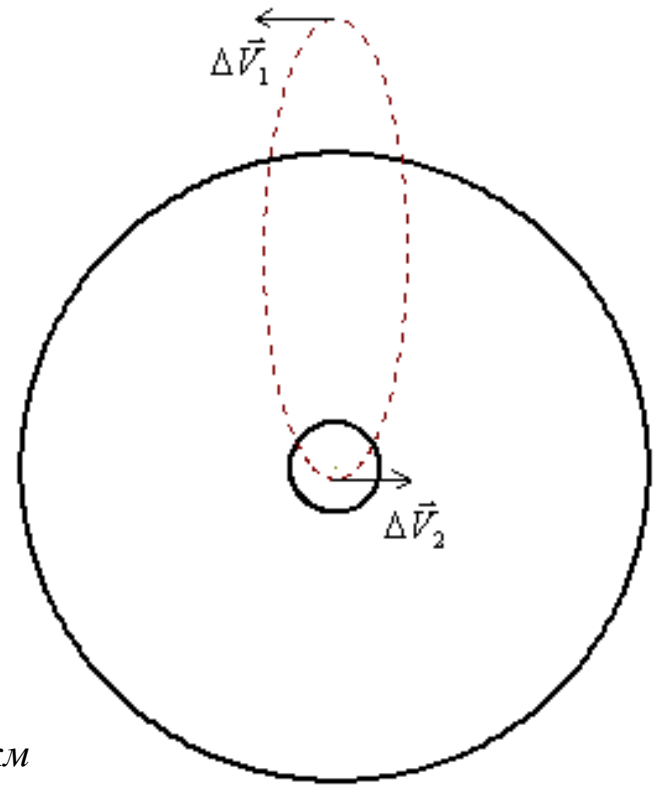
Механико-математический факультет МГУ им. М.В. Ломоносова



Радиус сферы тяготения  $R_c \approx R_{L-3} \sqrt{\frac{M_L}{M_3}} = 42600 \text{ км}$

Радиус сферы действия  $R_c \approx R_{L-3} \left(\frac{M_L}{M_3}\right)^{\frac{2}{5}} = 66 \text{ тыс. км}$

Радиус сферы Хилла  $R_c \approx R_{L-3} \left[ \left(\frac{M_L}{3M_3}\right)^{\frac{1}{3}} - \frac{1}{3} \left(\frac{M_L}{3M_3}\right)^{\frac{2}{3}} - \frac{1}{9} \left(\frac{M_L}{3M_3}\right) \right] = 58 \text{ тыс. км}$



Радиус сферы влияния  $R_c \approx 1,15 R_{L-3} \left(\frac{M_L}{M_3}\right)^{\frac{1}{3}} = 102 \text{ тыс. км}$

# Постановка задачи

$$J \equiv -m(T) \rightarrow \inf$$

$$\dot{\vec{R}} = \vec{V}$$

$$(\vec{V}(0), \vec{R}(0)) = -R_c V_c \cos \alpha$$

$$0 \leq P \leq P_{\max}$$

$$\dot{\vec{V}} = \frac{\vec{P}}{m} - \frac{\mu}{R^3} \vec{R}$$

$$R(0) = R_c$$

$$V(0) = V_c$$

$$m(0) = 1$$

Фазовые ограничения:

$$\dot{m} = -\frac{P}{c}$$

$$R(T) = R_{\mathcal{L}}$$

$$V(T) = 0$$

$$g_1 = R_{\mathcal{L}} - R(t) \leq 0$$

$$g_2 = R(t) - R_c \leq 0$$

$$|\vec{R}| = R, \quad |\vec{V}| = V, \quad |\vec{P}| = P$$

## Необходимые условия оптимальности

$$\Lambda = \int_0^T [(\vec{p}_R, \dot{\vec{R}} - \vec{V}) + (\vec{p}_V, \dot{\vec{V}} - \frac{\vec{P}}{m} + \frac{\mu}{R^3} \vec{R}) + (p_m, \dot{m} + \frac{P}{c})] dt + \int g_1 dv_1 + \int g_2 dv_2 + \lambda_0(-m(T)) + \\ + \lambda_1(R(0) - R_c) + \lambda_2(V(0) - V_c) + \lambda_3(\vec{V}(0), \vec{R}(0)) + R_c V_c \cos \alpha + \lambda_4(m(0) - 1) + \lambda_5(R(T) - R_{II}) + \lambda_6 V(T)$$

$$G_1 = \frac{d^2 g_1}{dt^2}$$

$$H = (\vec{p}_R, \vec{V}) + (\vec{p}_V, \frac{\vec{P}}{m} - \frac{\mu}{R^3} \vec{R}) + (p_m, -\frac{P}{c})$$

$$G_2 = \frac{d^2 g_2}{dt^2}$$

$$\dot{\vec{p}}_R = -\frac{\partial H}{\partial \vec{R}} + \frac{\partial G_1}{\partial \vec{R}} \varphi_1(t) + \frac{\partial G_2}{\partial \vec{R}} \varphi_2(t)$$

$$\vec{p}_R(0) = \lambda_1 \frac{\vec{R}(0)}{R(0)} + \lambda_3 \vec{V}(0)$$

$$\dot{\vec{p}}_V = -\frac{\partial H}{\partial \vec{V}} + \frac{\partial G_1}{\partial \vec{V}} \varphi_1(t) + \frac{\partial G_2}{\partial \vec{V}} \varphi_2(t)$$

$$\vec{p}_V(0) = \lambda_2 \frac{\vec{V}(0)}{V(0)} + \lambda_3 \vec{R}(0)$$

$$\dot{p}_m = -\frac{\partial H}{\partial m} + \frac{\partial G_1}{\partial m} \varphi_1(t) + \frac{\partial G_2}{\partial m} \varphi_2(t)$$

$$\vec{p}_R(T) = -\lambda_5 \frac{\vec{R}(T)}{R(T)}$$

$$p_m(T) = \lambda_0$$

## Необходимые условия оптимальности

$$P = \begin{cases} P_{\max}, & \chi > 0 \\ 0, & \chi < 0 \\ [P_{\min}, P_{\max}] & \chi = 0 \end{cases} \quad \vec{P} = P \frac{\vec{q}}{q},$$

$$\chi = q - \frac{p_m m}{c}, \quad \vec{q} = \vec{p}_V + \frac{\vec{R}}{R} (\varphi_1 - \varphi_2)$$

$$H(T) = 0$$

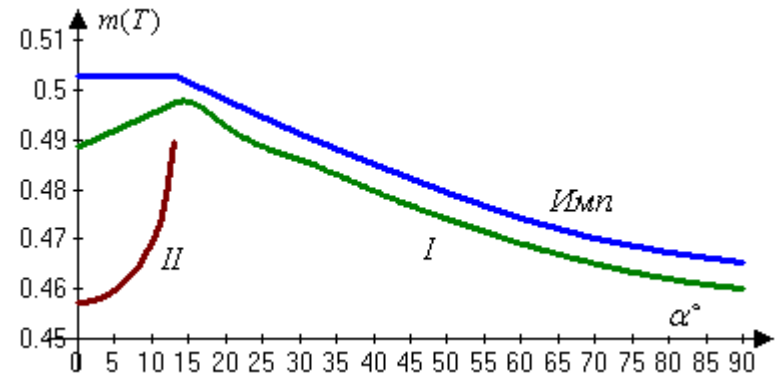
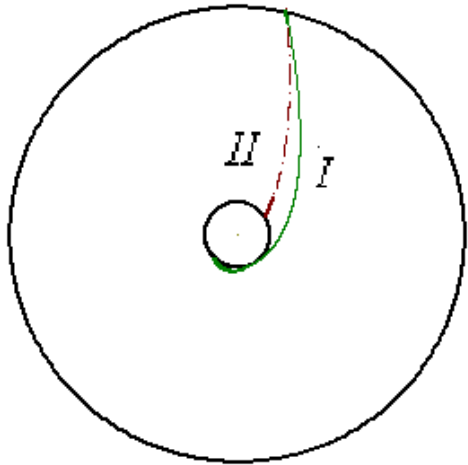
условие скачка сопряженных переменных:

$$\vec{p}_R(\tau_i + 0) = \sigma_1 \frac{\partial g_1}{\partial \vec{R}} + \sigma_2 \frac{\partial \dot{g}_1}{\partial \vec{R}} + \sigma_3 \frac{\partial g_2}{\partial \vec{R}} + \sigma_4 \frac{\partial \dot{g}_2}{\partial \vec{R}} + \vec{p}_R(\tau_i - 0)$$

$$\vec{p}_V(\tau_i + 0) = \sigma_1 \frac{\partial g_1}{\partial \vec{V}} + \sigma_2 \frac{\partial \dot{g}_1}{\partial \vec{V}} + \sigma_3 \frac{\partial g_2}{\partial \vec{V}} + \sigma_4 \frac{\partial \dot{g}_2}{\partial \vec{V}} + \vec{p}_V(\tau_i - 0)$$

$$p_m(\tau_i + 0) = p_m(\tau_i - 0)$$

$\tau_i$  - времена выхода и схода с фазового ограничения

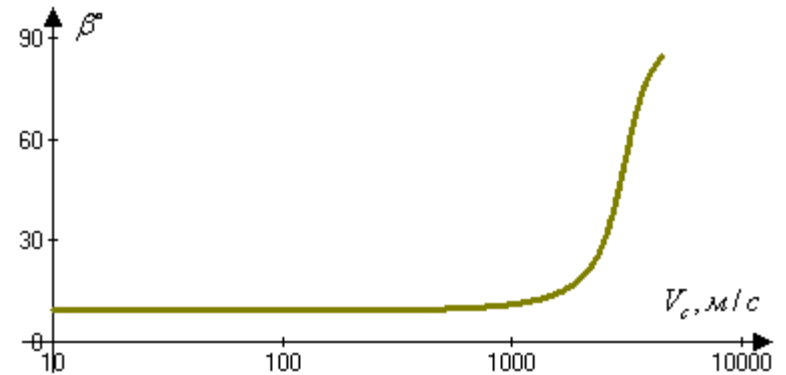
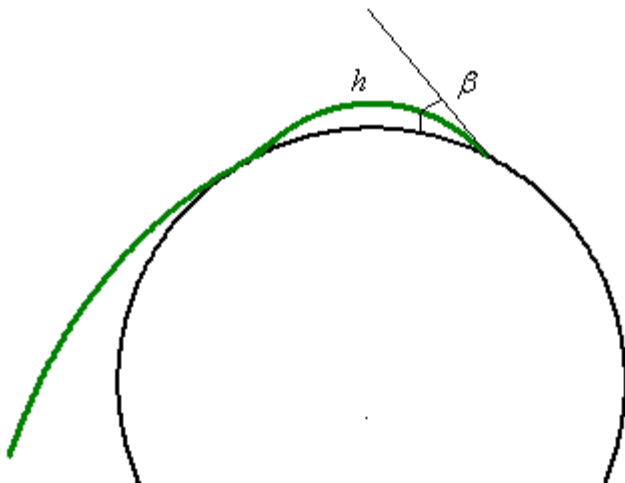


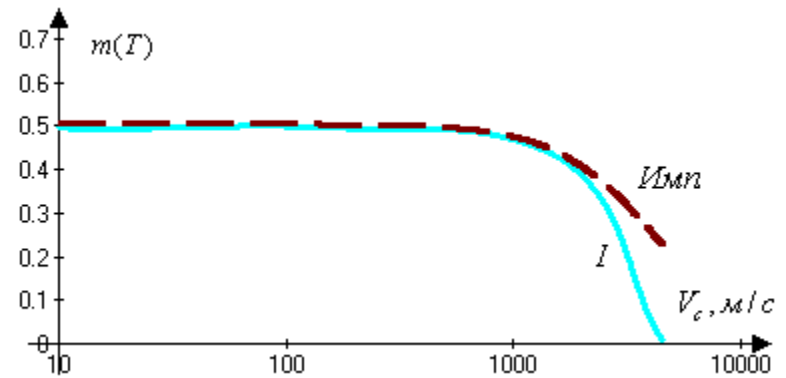
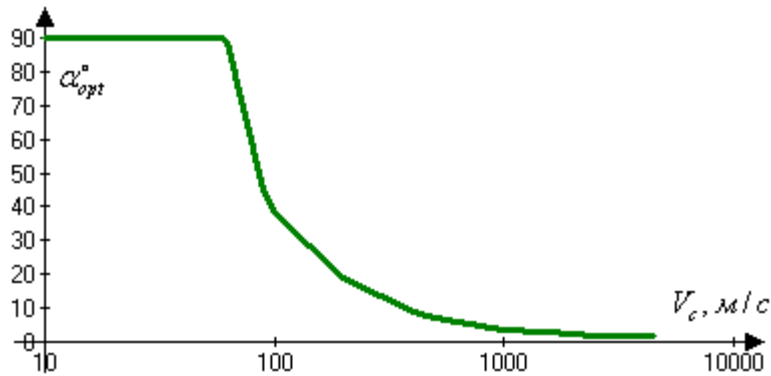
$$\alpha_{opt} = 13,75^\circ$$

$$m_{uvm} - m(T) = 5.25 \cdot 10^{-3}$$

$$V_c = V_{kp}(R_c), \quad R_c = 66 \text{ тыс.км}$$

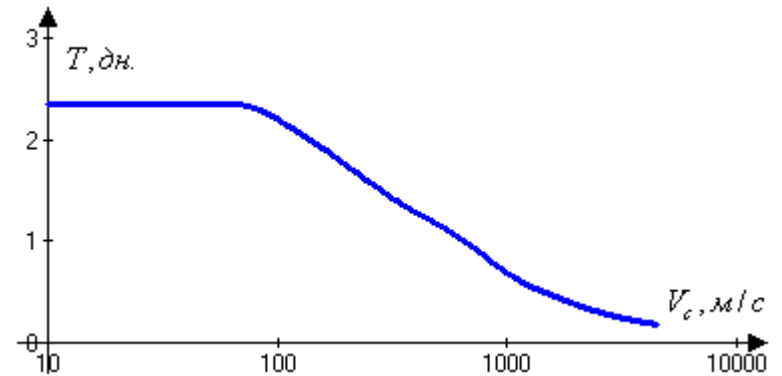
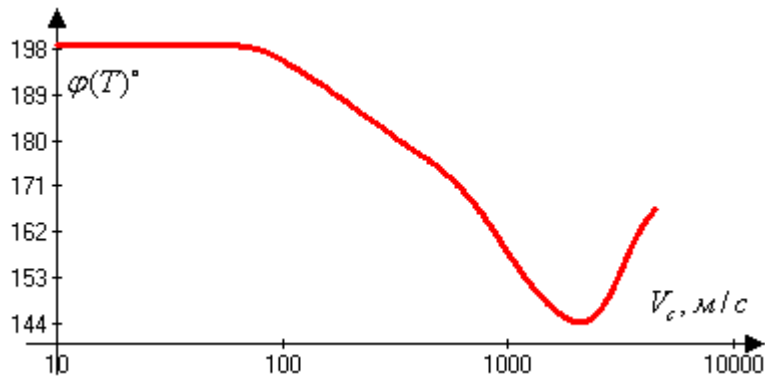
$$P = 0,4 g_3, \quad P_{y\delta} = 350c$$





$$V_{opt} = 61,76 \text{ м/с}$$

$$m_{\text{ИМП}} - m(T) = 5.12 \cdot 10^{-3}$$



$$R_c = 66 \text{ тыс. км}$$

$$P = 0,4 g_3, \quad P_{y\delta} = 350c$$

