

Используя формализм Лагранжа, получим систему дифференциальных уравнений движения элемента системы в плотных слоях атмосферы на участке $[r_0, r']$:

$$(m_p - m_0)\ddot{r} = m_p r \dot{\phi}^2 + m_0 r \dot{\phi}^2 - (m_p + m_0) \frac{gR^2}{r^2} - 2\pi l(C + C_0) \left(\frac{r}{R} - 1 \right) - \lambda \rho_0 r^2 \exp \left[-\alpha_n \left(\frac{r}{R} - 1 \right) \right]; \quad (2.1)$$

$$m_p(r\ddot{\phi} + 2\dot{r}\dot{\phi}) = 0; \quad (2.2)$$

$$m_0(r\ddot{\psi} + 2\dot{r}\dot{\psi}) = 0. \quad (2.3)$$

Начальные условия движения

$$r_{p0} = R_3; \quad \dot{r}_0 = 0; \quad \phi_0 = 0; \quad \dot{\phi}_0 = \omega_0; \quad \dot{\psi}_0 = \omega_3.$$

Уравнения (2.2) и (2.3) имеют первые интегралы, представляющие собой законы сохранения кинетического момента ротора и оболочки:

$$r^2 \dot{\phi} = r_0^2 \omega_{p0} = V_0 R;$$

$$r^2 \dot{\psi} = r_0^2 \omega_3 = V_e R,$$

где $V_e = \omega_3 R$ – линейная скорость вращательного движения точек экватора. Отсюда

$$\dot{\phi} = \omega_0 \frac{R^2}{r^2} = \frac{\omega_0}{x^2}; \quad \dot{\psi} = \Omega \frac{R_3^2}{r^2} = \frac{\omega_3}{x^2}. \quad (2.4)$$

Подставляя (2.4) в (2.1), получим уравнение радиального движения системы:

$$\ddot{x} = \frac{q}{x^2} \left(\frac{\beta_0}{x} - 1 \right) - K_0(x - 1) - p_0 \dot{x}^2 \exp \left[-\alpha_n(x - 1) \right], \quad (2.5)$$

где $\dot{x} = \frac{r}{R}$; $\ddot{x} = \frac{\ddot{r}}{R}$; $x' = x_0 + \Delta x$; $\Delta x = \frac{H}{R}$; $x_0 \leq x \leq x'$; H_a – высота плотных слоев атмосферы;

$$q = \frac{g}{R}; \quad K_0 = \frac{2\pi l(C + C_0)}{mR(1 + \mu_0)} = \frac{K}{1 + \mu_0}; \quad \mu_0 = \frac{m_0}{m}; \quad (2.6)$$

$$p_0 = \frac{\lambda_1 \rho_0 R_3}{m(1 + \mu_0)} = \frac{p}{1 + \mu_0}; \quad \beta_0 = \frac{V_0^2 + \mu_0 V_e^2}{V_1^2(1 + \mu_0)} = \frac{\beta + \mu_0 \beta_e}{1 + \mu_0};$$

$$\beta = V_0^2/V_1^2; \quad \beta_e = V_e^2/V_1^2; \quad V_1^2 = gR.$$

Здесь V_1 – первая космическая скорость. Начальные условия радиального движения системы

$$x_0 = 1; \quad \dot{x}_0 = 0. \quad (2.7)$$

Очевидное условие радиального движения системы $\ddot{x}(x_0) > 0$ приводит с учетом (2.5), (2.6) и (2.7) к соотношению $\beta_0 > x_0$ или

$$V_0 > V_1 \left[(1 + \mu_0)x_0 - \mu_0 \beta_e \right]^{1/2}. \quad (2.8)$$

Решим неравенство (2.8) относительно параметра μ_0 :

$$\mu_0 < \frac{\beta - x_0}{x_0 - \beta_e} = \frac{V_0^2 - V_1^2}{V_1^2 - V_e^2}.$$

Отсюда следует ограничение на выбор начальной массы элемента оболочки

$$m_0 < m \frac{V_0^2 - V_1^2}{V_1^2 - V_e^2}. \quad (2.9)$$

Если в (2.9) знак неравенства заменить знаком равенства, то получим значение критической массы элемента оболочки $m_0 = m_{кр}$, когда при любой стартовой скорости V_0 система не может начать радиальное движение. Например, для $V_0 = 10$ км/с, $V_1 = 7,8$ км/с, $V_e = 0,46$ км/с получим $m_{кр} = 0,59m$.