# **Тросовая орбитальная транспортировка** Прикладные задачи динамики твердого тела и систем тел

Юдинцев В. В.

Кафедра теоретической механики Самарский университет

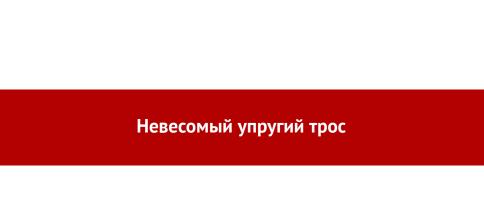
12 октября 2023 г.

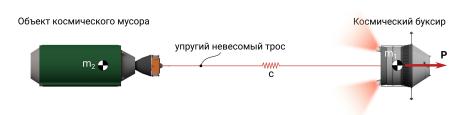


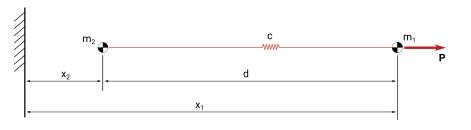
# Орбитальная транспортировка

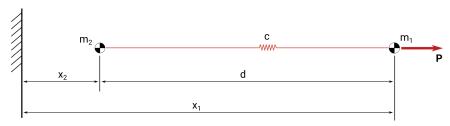


- Орбитальный буксир связан с объектом космического мусора при помощи упругого троса большой длины.
- Тросовая связь может быть сформированая при помощи автономного стыковочного модуля, отделяемого от буксира на тросовой связи и выполняющего захват объекта космического мусора.









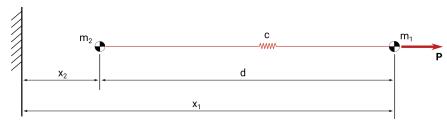
Уравнения движения:

$$m_1\ddot{x}_1 = P - F_s$$
  
$$m_2\ddot{x}_2 = F_s$$

Сила упругости пружины:

$$F_s = \{(x_1 - x_2) - l_0\}c$$

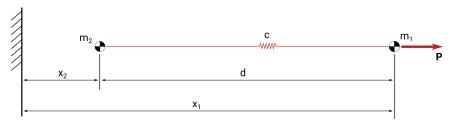
# Жесткость троса



Жесткость троса:

$$c = \frac{EA}{l_0}$$

- Е модуль упругости материала троса (модуль Юнга),
- А площадь поперечного сечения троса,
- $l_0$  свободная длина троса.

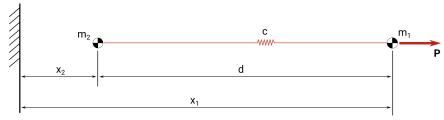


Уравнения движения:

$$\begin{split} m_2 m_1 \ddot{x}_1 &= P m_2 - \{(x_1 - x_2) - l_0\} c m_2 \\ m_2 m_1 \ddot{x}_2 &= \{(x_1 - x_2) - l_0\} c m_1 \end{split}$$

Уравнение для расстояния между телами:

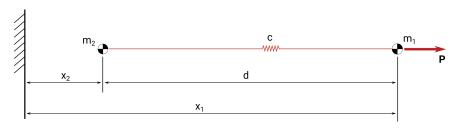
$$m_1 m_2 \ddot{d}_{12} = P m_2 - \{(x_1 - x_2) - l_0\} c (m_1 + m_1)$$



Уравнение для расстояния между телами:

$$m_1m_2\ddot{d}_{12}=Pm_2-((x_1-x_2)-l_0)(m_1+m_1)c$$
 
$$\ddot{d}_{12}=\frac{P}{m_1}-\frac{d_{12}-l_0}{m_{12}}c$$
 
$$m_{12}=\frac{m_1m_2}{m_1+m_2}$$
 – приведенная масса

# Деформация троса



$$\ddot{d}_{12} = \frac{P}{m_1} - \frac{d_{12} - l_0}{m_{12}}c$$

Уравнение для деформации троса  $\delta = d - l_0$ :

$$\ddot{\delta} + \frac{c}{m_{12}}\delta = \frac{P}{m_1}$$

# Интегрирование уравнения

Неоднородное линейное дифференциальное уравнение:

$$\ddot{\delta} + \frac{c}{m_{12}}\delta = \frac{P}{m_1}$$

Вид решения:

$$\delta = C_1 \sin kt + C_2 \cos kt + A, \quad k = \sqrt{\frac{c}{m_{12}}}, \quad A = \frac{P}{k^2 m_1}$$

Для начальных условий  $\delta(0) = \dot{\delta}(0) = 0$ :

$$\delta = \frac{P}{k^2 m_1} (1 - \cos kt) = \frac{m_2}{m_1 + m_2} (1 - \cos kt) \frac{P}{c}$$

Максимальная деформация в этом случае:

$$\delta_{max} = 2 \frac{m_2}{m_1 + m_2} \frac{P}{c}$$

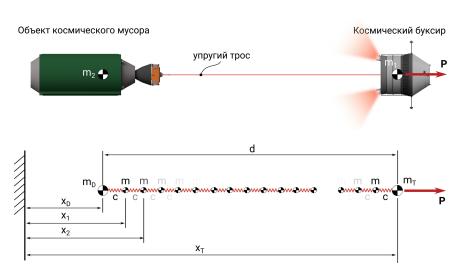


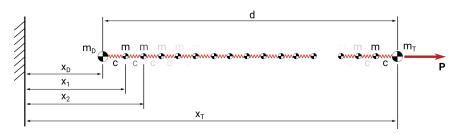
Космический буксир массы  $m_1=2$  т начинает тянуть на тросе длиной  $l_0=1$  км объект космического мусора массой  $m_2=4$  т. Тяга двигателя космического буксира P=10 кН. Материал троса – Кевлар 49. В начальный момент времени  $\delta(0)=\dot{\delta}(0)=0$ .



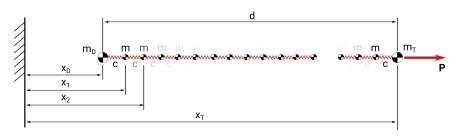
- Найдите минимальный диаметр троса для трансортировки объекта космичсекого мусора с коэффицентом запаса прочности троса не менее 1,5.
- Определите стационарную деформацию троса (после успокоения продольных колебаний троса).
- Определите стационарную силу натяжения троса.
- Определите период продольных колебаний троса.



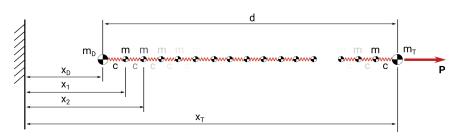




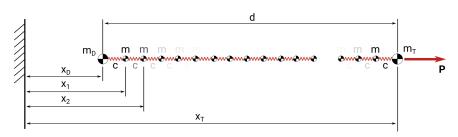
- Масса троса равномерно распределена по его длине
- Материал троса Кевлар 49
- Трос рассматривается как система материальных точек, связанных невесомыми упругими элементами с жесткостью каждого элемента  $c=(n+1)EA/l_0$ , где n- количество узлов (материальных точек), на которые разбивается трос.



- Найдите массу троса.
- Разработайте программу моделирования процесса тросовой орбитальной траспортировки на тросовой связи с учётом массы троса, используя пример программы моделирования движения троса в поле силы тяжести.
- Среда разработки: MATLAB, Octave, Mathematica или Python.



- Постройте на одном рисунке графики  $d-l_0$ , полученные при помощи упрощенной модели (задание 1), и при помощи модели троса с учетом его массы для количества узлов n=10 и n=50.
- Найдите относительную погрешность определения максимальной деформации троса  $d-l_0$ , полученной при помощи упрощенной модели по отношению к максимальной деформации троса, полученной при помощи модели с учетом массы троса для количества узлов n=50.



- Сравните максимальную силу натяжения троса, полученную при помощи упрощенной модели, с силой натяжения троса, полученной при помощи модели троса с учётом его массы для n=50 узлов.
- В каком месте троса сила натяжения достигает максимального значения в первую очередь после начала орбитальной транспортировки?