Модуль «Прикладная космонавтика» ЛЗ. Посадка АМС на поверхность Луны (тела без атмосферы)

Габзетдинов Р.И. Университетская гимназия

Если в этой, или других методичках и материалах вы найдете ошибку или опечатку, просьба написать об этом t.me/Samnfuter vk.com/gabzetdinoff crispuscrew71@gmail.com crispuscrew@outlook.com.

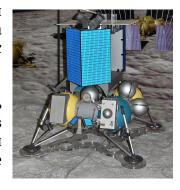
Рекомендации к выполнению:

- В ходе решения пунктов 3 и далее сначала использовать численные методы
- Проверять геометрические изыскания в математических инструментариях
- В программе использовать минимум 8-байтные переменные с плавающей точкой (f.e. double)

Формулировка задачи

Автоматическая межпланетная станция (АМС) размещается на начальной (start) орбите с заданными параметрами.

Описать физически и написать программу посадки аппарата в точку с заданными конечными параметрами (final) на языке KOS.



Разрешается решение на произвольном ЯП, но с реализацией физ. симуляции с работающей программой посадки.

Необходимо за ограниченное количество включений двигателя, затратив минимально возможное количество характеристической скорости ($_{\Delta}V$), совершить безопасную мягкую посадку на поверхность тела с заданными параметрами.

Для упрощения атмосферу, решения задачи неравномерность распределения массы центрального пренебрежимо тела считать малыми. Двигатель включается и выключается мгновенно, все ориентация этапы полета, т.ч. аппарата, за исключением включения двигателя для торможения не изменяют массу КА. Считать что выхлоп двигателей исчезает из реальности.

Дано

$$h_{start} = 50 \cdot 10^{3} \text{ M}$$

$$R_{\text{D}} = 1737 \cdot 10^{3} \text{ M}$$
1.
$$M_{\text{D}} = 7.36 \cdot 10^{22} \text{ Kr}$$

$$|\overrightarrow{V}_{start}| = 0 \text{ M/c}$$

$$g = const = g_{0}$$

2.
$$g \neq const$$

$$a_{start} = R_{\text{D}} + 90 \cdot 10^{3} \text{ M}$$

$$e_{start} = 0$$

3.
$$\begin{aligned} i_0 &= 56^{\circ} \\ \varphi_{start} &= 56^{\circ} = i_0 \\ \varphi_{final} &= 0^{\circ} \\ \Delta T &= 500 \text{ cek} \end{aligned}$$

4.
$$\begin{aligned} N_{ignition} &= 3 \\ F_{engine} &= 50 \cdot 10^3 \text{ H} \\ \dot{m} &= 18 \text{ Kr/ceK} \end{aligned}$$

Найти

1.	ΔT , $ \overrightarrow{V}_{final} $
2, 3.	$_{\Delta}V_{deorbit}$
4, 5.	$\Delta V_1, \Delta V_2, \dots \Delta V_{\Sigma}$