## {Марс-3} Ракети строим (в космос)

M80-110BB-2024

#### Наша команда



Резинкин Д.В.

Занимался запуском ракеты в KSP, расчётом математической модели (Руководитель проекта)



Лебедев И.В.

Занимался физической моделью, а также историей миссии Марс-3



Черников М.В.

# 

Цель: Реконструировать первую мягкую посадку модуля "Марс–3"

#### Задачи:

- Построить модуль "Марс-3"
- Построить ракету-носитель "Протон-К" с 4 ступенями
- Запустить корабль на Марс
- Высадить модуль "Марс-3"

93

## 

28 мая 1971 года ракета «Протон–К» стартовала с Байконура, выведя автоматическую станцию «Марс–3» на орбиту Земли

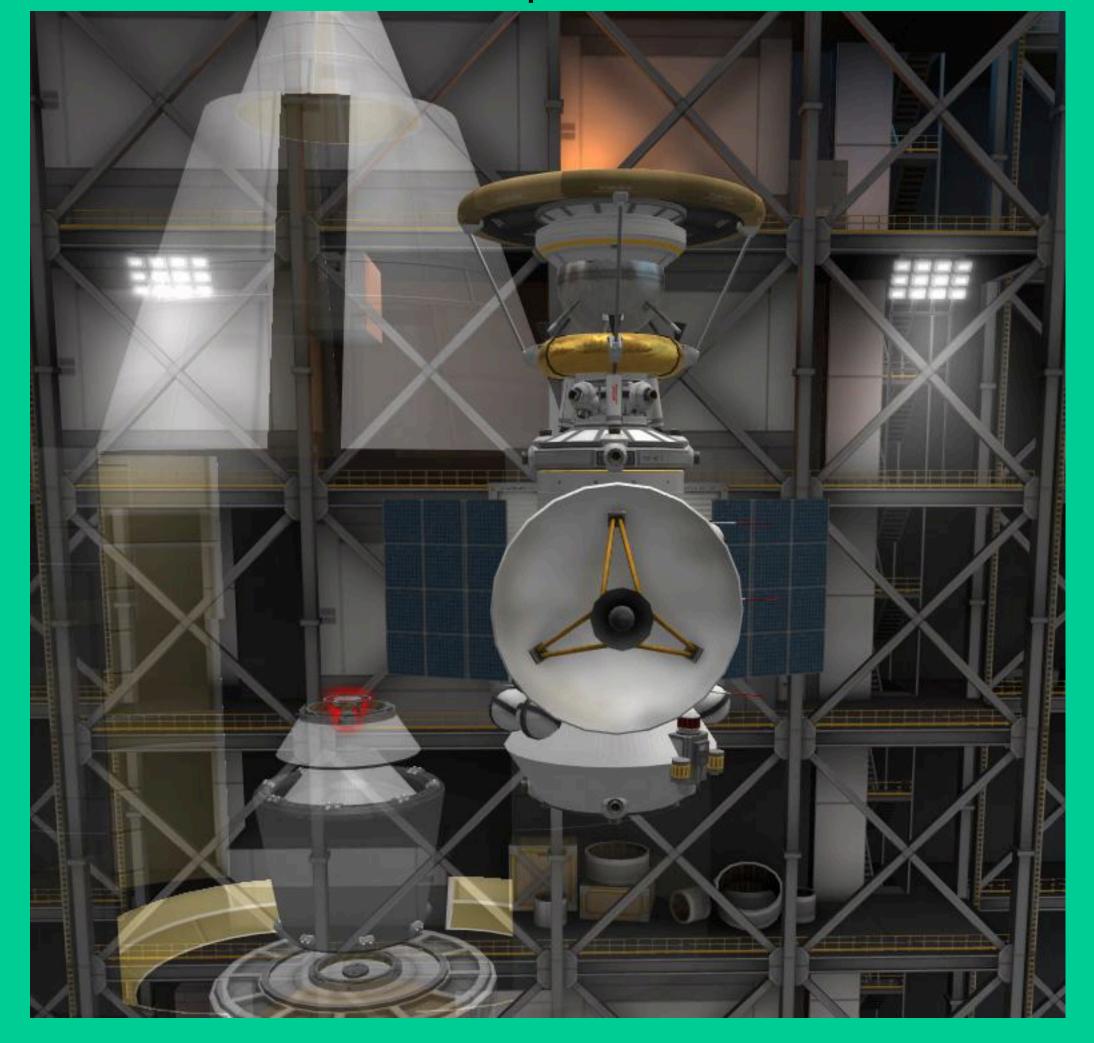
После запуска станция была направлена на траекторию перелёта к Марсу

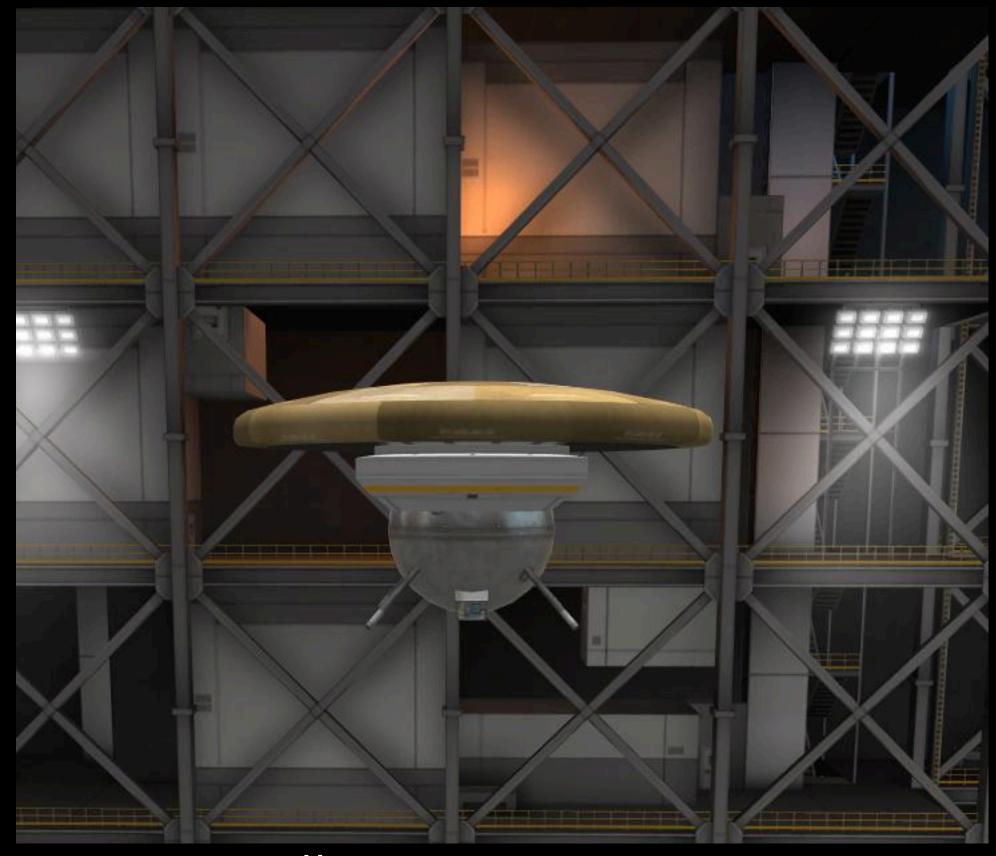
На протяжении шести месяцев аппарат совершал перелёт, с периодическими корректировками курса. 27 ноября 1971 года посадочный модуль отделился от орбитального аппарата



#### Kerbal space program

Mapc-3

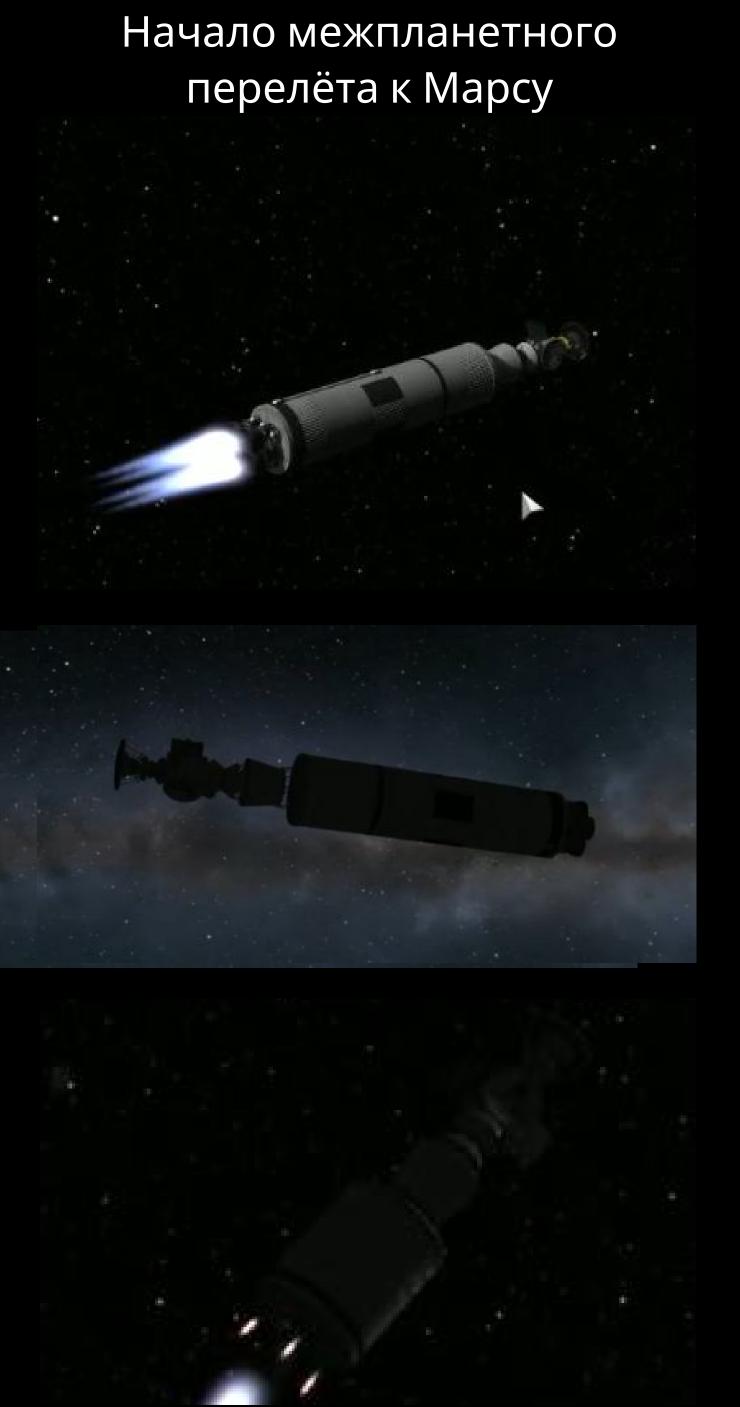




Спускаемый аппарат станции «Марс-3»

#### Старт первой ступени







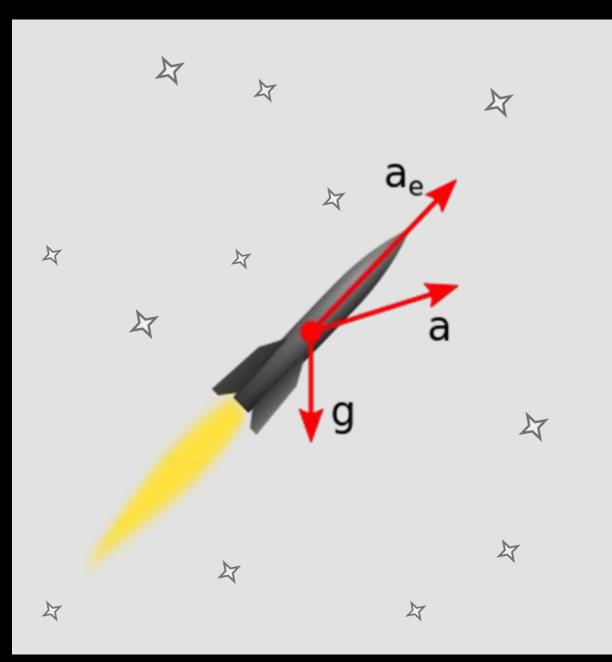




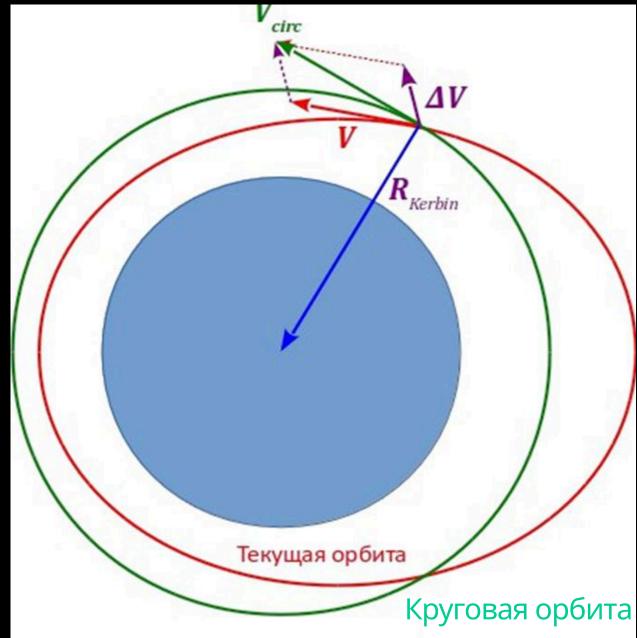


Симуляция миссии в Kerbal Space Program

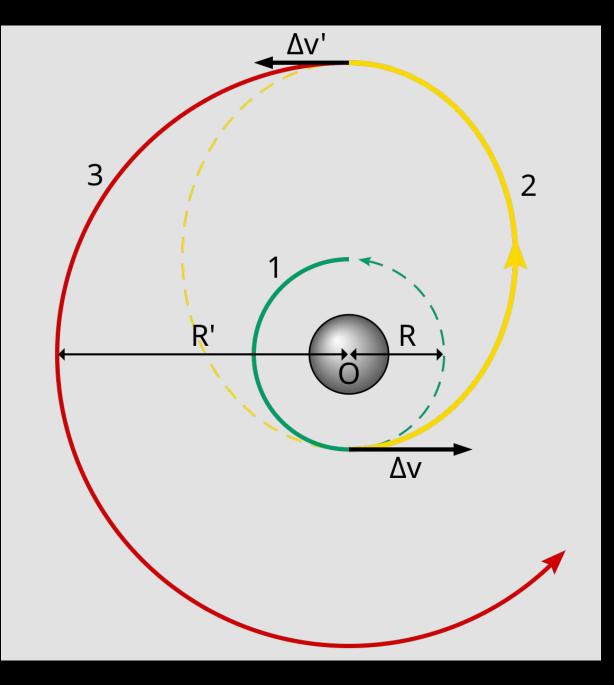
#### Физическая модель



Вертикальный подъем ракеты



Переход с эллиптической орбиты на круговую



Переход с начальной орбиты на конечную

#### Физическая и математическая модели

Основное уравнение динамики материальной точки с учётом действующих сил:

$$m\bar{a}=\bar{F_T}+mg^T$$

Закон о линейном изменении массы ракеты:

$$m(t) = M_0 - kt$$

Закон о линейном изменении массы ракеты финальный вид:

$$\underline{a} = \frac{\frac{P_t}{M_0 - kt} + \underline{g}}{M_0 - kt}$$

Коэффициент возрастания тяги:

$$\gamma = \frac{P_{1max} - P_{1min}}{T}$$

Уравнение тяги:

Формула радиусов:

$$P_1(t)=P_{1min}+\gamma t$$

$$\frac{p}{1+e} = r_1$$

Орбитальные скорости круговых орбит:

$$m\bar{a} = \sum_{1}^{n} |||| \times F_{i}|$$

$$V_n = \sqrt{\frac{\mu}{r_n}}$$

Силы аэродинамического

сопротивления:

Уравнение изменения угла:

$$\alpha(t)=\alpha+\beta t$$

Кинематическое уравнение, которое описывает изменение квадрата скорости:

ческое уравнение, 
$$F_d = \frac{1}{2} \, C_d \rho V^2 A$$
 исывает изменение

$$V_{\text{o}}^{2} - V_{0}^{2} = (V_{0} + \Delta V)^{2} - V_{0}^{2} = (\Delta V)^{2} + 2\Delta V \cdot V \cos \theta$$

Скорость на круговой орбите:

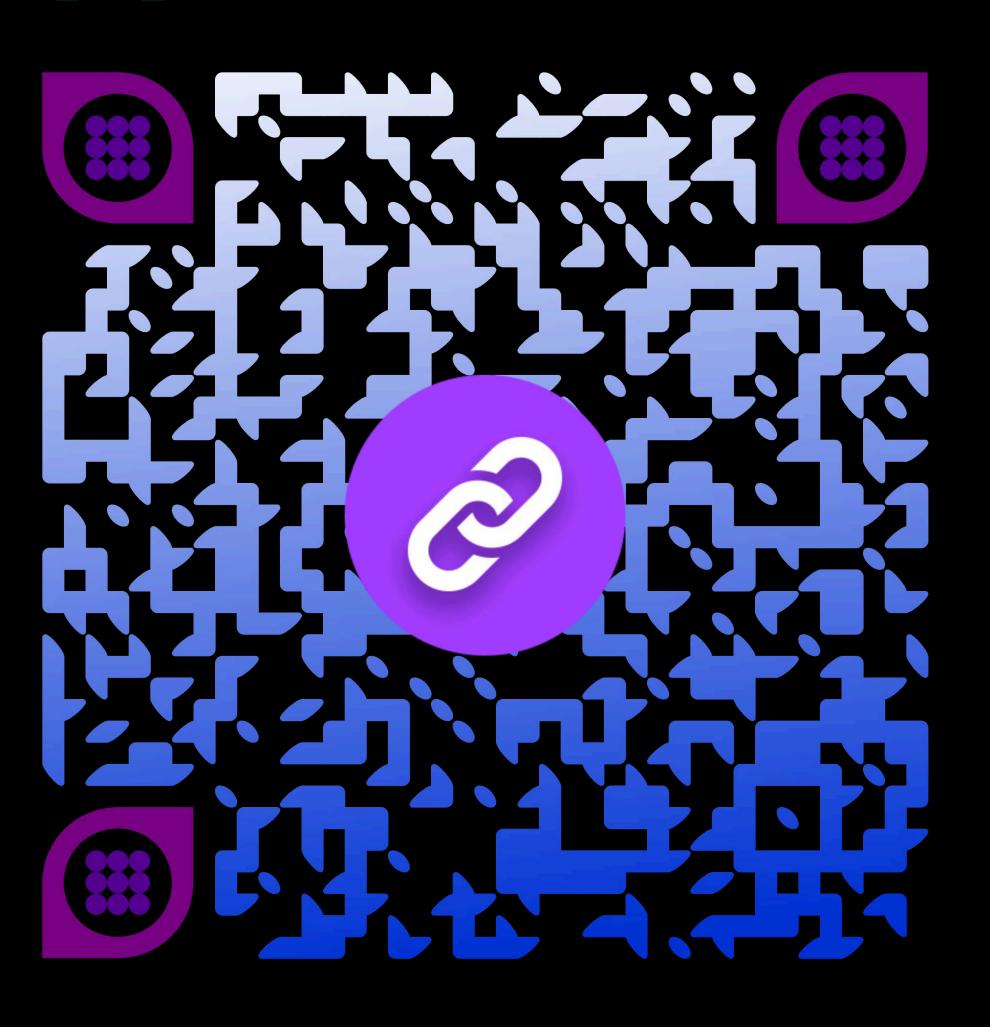
$$V_{circ} = \sqrt{\frac{GM_{Kerbin}}{|\underline{R}_{Kerbin}|}}$$

Момент импульса:

$$I = m([RM \times VK] - [RM \times V_{dun}])$$

### Git со всеми данными

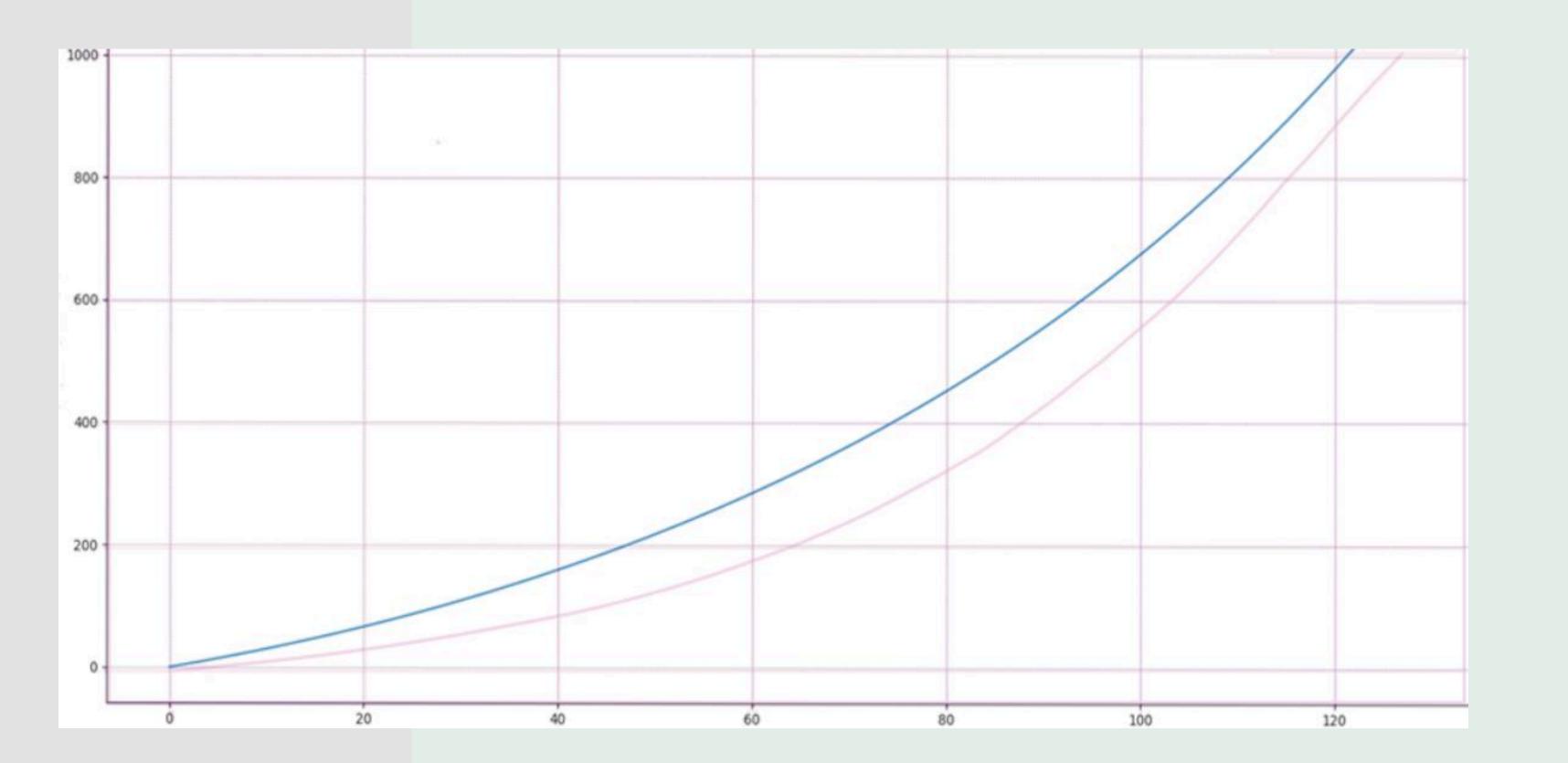
Мы использовали язык программирования Python для вычисления математической модели и построения графика скорости от времени, а после сравнили данные из математической модели и KSP



## Графики полёта

Из–за указанных ниже допущений, мы получаем отличия в графиках, примерно в 1.2 раза

- Пренебрежение Сопротивлением воздуха
- Линейное изменение массы
- Линейное изменение угла



# Thank you!

#### Вывод

Благодаря проекту мы научились работать в команде, искать информацию, необходимую для конкретной задачи. Мы освоили компьютерную игру ( по совместительству космический симулятор) Кerbal Space Program, с помощью которой в интерактивной форме изучили строение ракеты, спроектировали свой космический корабль для транспортировки исследовательского модуля. Также мы научились запускать ракеты, осуществили космический перелет от Земли (Кербина) до Марса (Дюны) с последующей посадкой модуля на поверхность планеты

