Создание нового проекта:

# Общие данные

Начало формы

Название проекта:



Определение старта ракеты:  Введите 0, если старт подводный, 1 – наземный

Время выхода ракеты из контейнера в секундах:  с точностью до тысячных

# Геометрические характеристики

## Ракета

Диаметр ракеты:  м, с точностью до сотых

Эквивалентная толщина стенки ракеты   м, с точностью до сотых

Длина ракеты:  м, с точностью до десятых

## Контейнер

Диаметр контейнера:  м, с точностью до сотых

Эквивалентная толщина стенки ракеты   м, с точностью до сотых

Длина контейнера:  м, с точностью до десятых

# Параметры опорно-ведущих поясов (ОВП)

Количество опорно-ведущих поясов (ОВП):  Введите число от 1 до 5

Жесткость ОВП:  МН/м (с точностью до десятых)

Введите расстояние:  от нижнего края ракеты до верхнего (первого) пояса амортизации в м с точностью до десятых

Введите расстояние:  от нижнего края ракеты второго пояса амортизации в м с точностью до десятых

Введите расстояние:  от нижнего края ракеты третьего пояса амортизации в м с точностью до десятых

Введите расстояние:  от нижнего края ракеты четвертого пояса амортизации в м с точностью до десятых

Введите расстояние:  от нижнего края ракеты пятого пояса амортизации в м с точностью до десятых

# Граничные и начальные условия

Скорость бокового набегающего потока:  м/с

Задание тяги двигателя (Н) в зависимости от времени (с)

|  |  |  |  |
| --- | --- | --- | --- |
| Время, с | | Тяга, Н | |
| t0 | 0.00 | P0 | 0.0 |
| t1 | 0.11 | P1 | 3676743 |
| t2 | 0.25 | P2 | 6120857 |
| t3 | 0.5 | P3 | 9001571 |
| t4 | 0.68 | P4 | 10460429 |
| t5 | 0.86 | P5 | 9598857 |
| t6 | 1.00 | P6 | 10761714 |
| t7 | 1.34 | P7 | 11697286 |
| t8 | 1.97 | P8 | 11401286 |
| t9 | 2.42 | P9 | 10804000 |
| t10 | 3.03 | P10 | 9313429 |
| t11 | 3.46 | P11 | 8055429 |
| t12 | 3.68 | P12 | 7178000 |
| t13 | 3.8 | P13 | 0 |

Закрепление контейнера

|  |  |  |  |
| --- | --- | --- | --- |
| Расстояние от нижнего края ракеты до точки закрепления, м | Направление закрепления  1 – вертикальное  2 – горизонтальное | Жёсткость опоры, Н/м | |
| 0.0 | 1 | K1 | 9 000 000 000 |
| 4,5 | 2 | K2 | 2 000 000 000 |
| 8,2 | 2 | K3 | 2 000 000 000 |
|  |  | K4 |  |

# Распределение масс конструкции

Стартовая масса ракеты:  кг, с точностью до десятых

Масса ГЧ:  кг

Расстояние от нижнего края ракеты до точки приложения массы ГЧ:  м, с точностью до десятых

Масса СУ ракеты:  кг

Расстояние от нижнего края ракеты до точки приложения массы СУ:  м, с точностью до десятых

Масса ДУ 1 ступени:  кг

Расстояние от нижнего края ракеты до точки приложения массы ДУ 1 ступени:  м, с точностью до десятых

Масса окислителя 1 ступени:  кг

Длина бака окислителя 1 ступени:  м, с точностью до десятых

Расстояние от нижнего края ракеты до нижнего днища бака окислителя 1 ступени:  м, с точностью до десятых

Масса горючего 1 ступени:  кг

Длина бака горючего 1 ступени:  м, с точностью до десятых

Расстояние от нижнего края ракеты до нижнего днища бака горючего 1 ступени:  м, с точностью до десятых

# Свойства конструкционных материалов

## Ракета

Модуль Юнга (упругости):  МПа, с точностью до десятых

Коэффициент Пуассона:  с точностью до сотых

## Контейнер

Модуль Юнга (упругости):  ,м с точностью до десятых

Коэффициент Пуассона:  с точностью до сотых

Плотность:  ,кг/м3 точностью до целых

Конец формы