Mechanics project

Дано:

Параметры катапульты:

```
lpha_{start}=240^\circ (начальный угол снаряда) lpha_{release}=30^\circ (угол вылета снаряда) h_{frame}=0.15м (высота оси вращения рычага) l_{arm}=0.25м (длина всего рычага) k_{arm}=0.5 (соотношение плеч рычага) m_{arm}=0.018кг (масса всего плеча)
```

Параметры запуска:

```
m_{missile}=0.016кг (масса снаряда) d=0.5м (расстояние которое снаряд должен пролететь от станины) R_{missile}=0.008м (радиус снаряда)
```

Введем некоторые переменные: (лучше не читать)

```
eta_{start\_missile} = lpha_{start} + 90^\circ = 240^\circ (Угол рычага снаряда в начальный момент) eta_{release\_missile} = lpha_{release} + 90^\circ = 120^\circ (Угол рычага снаряда в момент вылета) eta_{start\_weight} = lpha_{start} + 270^\circ = 60^\circ (Угол рычага противовеса в начальный момент) eta_{release\_weight} = lpha_{release} + 270^\circ = 300^\circ (Угол рычага противовеса в момент вылета) l_{missile\_arm} = l_{missile} * (1 - k_{arm}) = 0.125 \mathrm{m} (длина плеча снаряда) l_{weight\_arm} = l_{missile} * k_{arm} = 0.125 \mathrm{m} (длина плеча противовеса)
```

Теперь рассчитаем положения снаряда и противовеса: (лучше не читать)

```
x_{start\_missile} = \cos(eta_{start\_missile}) * l_{missile\_arm\_length}
y_{start\_missile} = \sin(eta_{start\_missile}) * l_{missile\_arm\_length} + h_{frame}
x_{start\_weight} = \cos(eta_{start\_weight}) * l_{weight\_arm\_length}
y_{start\_weight} = \sin(eta_{start\_weight}) * l_{weight\_arm\_length} + h_{frame}
x_{release\_missile} = \cos(eta_{release\_missile}) * l_{missile\_arm\_length}
y_{release\_missile} = \sin(eta_{release\_missile}) * l_{missile\_arm\_length} + h_{frame}
x_{release\_weight} = \cos(eta_{release\_weight}) * l_{weight\_arm\_length}
y_{release\_weight} = \sin(eta_{release\_weight}) * l_{weight\_arm\_length} + h_{frame}
```

Рассчитаем начальную скорость v0 под углом вылета:

Mechanics project

$$x = x_{start_missile} + v_0 \cos(\alpha_{release})t$$

$$y = y_{start_missile} + v_0 \sin(\alpha_{release})t - \frac{gt^2}{2}$$
Выразим t через x

$$t = \frac{x - x_{start_missile}}{v_0 \cos(\alpha_{release})}$$
Подставим в y

$$y = y_{start_missile} + v_0 \sin(\alpha_{release})(\frac{x - x_{start_missile}}{v_0 \cos(\alpha_{release})}) - \frac{g(\frac{x - x_{start_missile}}{v_0 \cos(\alpha_{release})})^2}{2}$$
Упростим
$$y = y_{start_missile} + (x - x_{start_missile})\tan(\alpha_{release}) - \frac{g(x - x_{start_missile})^2}{2v_0 \cos(\alpha_{release})}$$

$$v_0 = \frac{g(x - x_{start_missile})^2}{2\cos^2(\alpha_{release})[(x - x_{start_missile})\tan(\alpha_{release}) - (y - y_{start_missile})]}$$
Посчитаем v_0

$$v_0 = \frac{9.81 \text{M/c}^2 * (0.5 \text{M} - (-0.0625 \text{M}))^2}{2 * 0.75 * [(0.5 \text{M} - (-0.0625 \text{M})) * 0,578 - (0 \text{M} - 0.258 \text{M})]} = 1.90 \text{M/c}$$

Теперь выведем время полета, и закон движения:

$$v_x=v_0\cos(lpha_{release})=1.64$$
м/с (скорость снаряда по x) $v_y=v_0\sin(lpha_{release})=0.95$ м/с (скорость снаряда по y) $t_{path1}=rac{v_y}{g}=0.0967$ с (время полета до наивысшей точки) $y_{max}=y_{release_missile}+v_yt_{path1}-rac{gt_{path1}^2}{2}=0.304$ м (наивысшая точка полета) Из закона движения y выразим $t_{path2}=rac{\sqrt{2y_{max}}}{g}=0.249$ с $t_{tot}=t_{path1}+t_{path2}=0.3456$ с

Missile start point: (-0.0625000000000006; 0.041746824526945184)

Weight start point: (0.0625000000000006; 0.2582531754730548)

Missile release point: (-0.0624999999999997; 0.2582531754730548)

Weight release point: (0.0624999999999997; 0.041746824526945156)

239.9999999999997 119.9999999999999

0.21650635094610965

Launching missile with angle: 30.00 degrees and v0: 1.88 m/s

Weight mass: 0.03438221420742506

Mechanics project 2

Vx: 1.6312813025047181, Vy: 0.9418206991251022

first_path_time 0.09603898366160742

max_y 0.3034789268407745

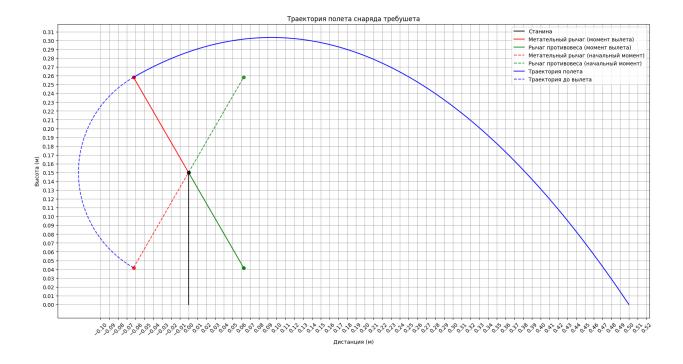
second_path_time 0.24878198568090912

total_time 0.34482096934251655

Flight time: 0.34482096934251655 s, x_move: 0.56249999999999 m, y_move:

-0.25825317547305493 m

Landed in: (0.49999999999999; -1.1102230246251565e-16)



Mechanics project 3