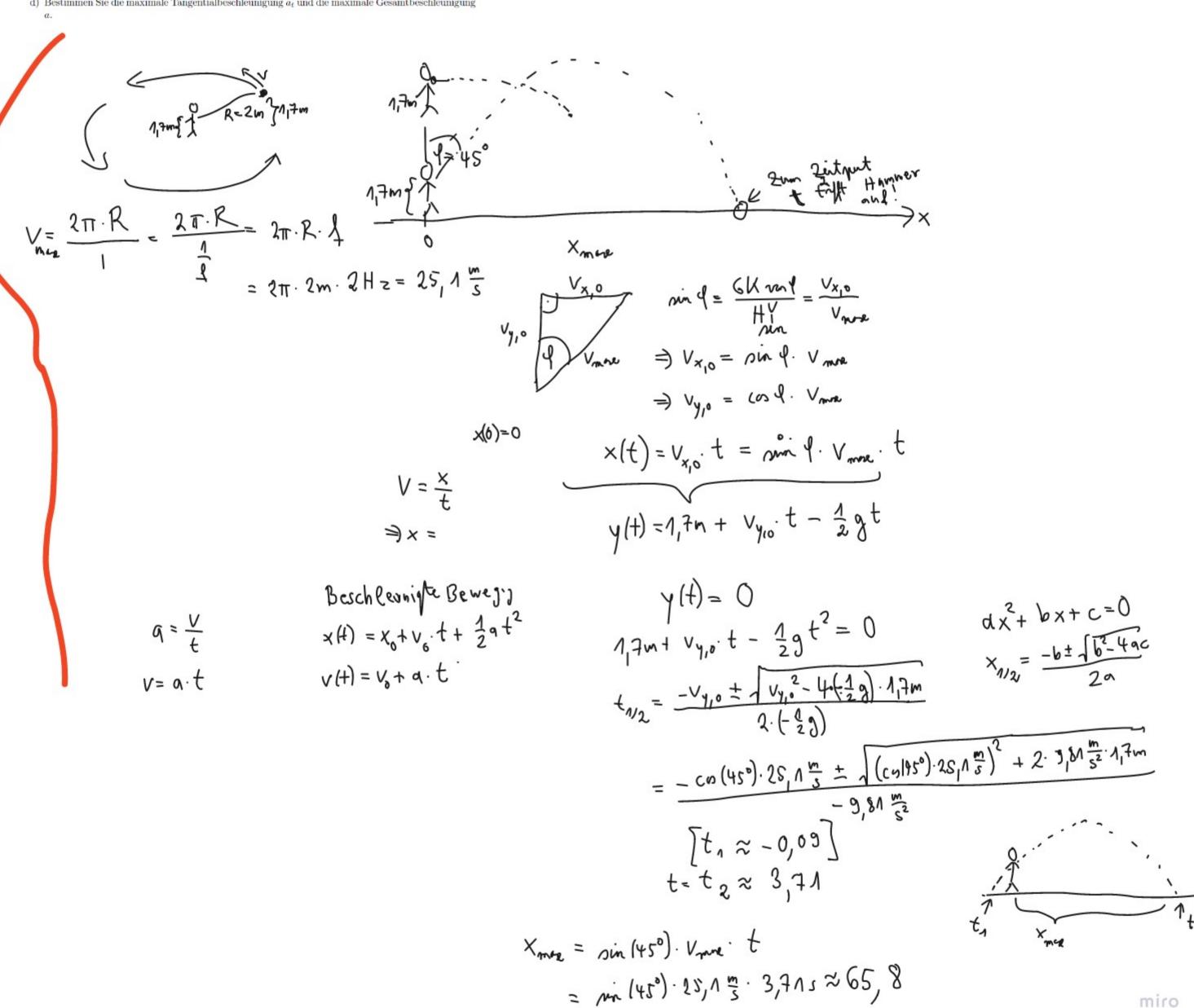
Aufgabe 15 Hammerwerfer

Eine Masse von $m = 7,2 \,\mathrm{kg}$ werde auf einem Radius von $R = 2 \,\mathrm{m}$ gleichmäßig beschleunigt und unter dem Winkel $\varphi = 45^{\circ}$ (maximale Reichweite) zur Vertikalen losgelassen. Die maximale Rotationsfrequenz von $f_{max} = 2 \text{ Hz}$ wird nach n = 3 Umdrehungen erreicht.

- a) Bestimmen Sie die maximale Bahngeschwindigkeit v_{max} und die maximal erreichbare Wurfweite
- b) Wie groß ist die maximal aufzuwendende Normalkraftkomponente um die Masse auf der Kreisbahn zu halten (also die Kraft um den Hammer kurz vor dem Loslassen noch zu halten)?
- c) Wie groß ist die maximale Winkelbeschleunigung ♣?e ♥
- d) Bestimmen Sie die maximale Tangentialbeschleunigung a_t und die maximale Gesamtbeschleunigung



miro

Yeradlinige Kreis-
Bewegny bewegny
$$V = \frac{x}{t}$$

$$x = v \cdot t$$

$$Q = \frac{v}{t}$$

$$w = x = \frac{w}{t}$$

$$x = x_0 + V \cdot t + \frac{1}{2} \alpha t^2$$
 $q = q_0 + w \cdot t + \frac{1}{2} \alpha t^2$

d)
$$a_n = \frac{F_2}{m} =$$

$$= \frac{2268 N}{7,2kg} \approx 315/0 \frac{m}{5^2}$$

$$F_{2} = \frac{\sqrt{2} \cdot m}{\sqrt{2} \cdot m} = \frac{(28,1 \frac{m}{3})^{2} \cdot 7,2k_{3}}{2m} = \frac{2268 \text{ N}}{2}$$

$$\alpha = \sqrt{\alpha_{+}} + \alpha_{n}$$

$$C) \qquad \alpha = \frac{\partial W}{\partial t} = \frac{W_{mix} - W_0}{\partial t} = \frac{2 \cdot \pi \cdot A - 0}{\Lambda_1 5 \cdot 5} = 8,38 \frac{\Lambda}{s^2}$$

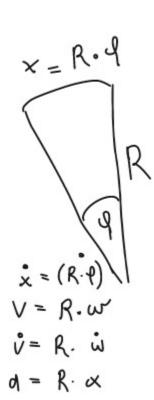
$$W = \frac{2\pi}{T} = 2\pi A$$

$$q_t = R \cdot \alpha = 2m \cdot 8,38 \frac{1}{5^2}$$

= $16,76 \frac{m}{5^2}$

$$01 = \sqrt{(16,76 \frac{m}{s^2})^2 + (315 \frac{m}{s^2})^2} = 315, 4 \frac{m}{s^2}$$

$$\frac{x}{4s} = \frac{3}{2} \implies x = \frac{3}{2} \cdot 1s = 1/5s$$



 $F = m \cdot d$ $= m \cdot \frac{dv}{dt} = \frac{m \cdot dv}{dt} - \frac{dp}{dt}$ Allgemeiner: (a) $F = \frac{dp}{dt}$

a) Die Saturn V Mondrakete hatte eine Startmasse von $m_0=2,764\times10^6$ kg, eine Masse von $m_e=0,726\times10^6$ kg bei Brennschluss T=150,7 s und eine Ausströmgeschwindigkeit der Treibgase von w=2,55 km/s (siehe "flight manual": https://history.nasa.gov/afj/ap08fj/pdf/sa503-flightmanual.pdf). Berechnen Sie die Schubkraft unter der Annahme, dass der Treibstoff gleichmässig verbrannt wird.

mässig verbrannt wird.

$$m_t = m_0 - m_e = \{2,76.10^6 - 0,726.10^6\} \text{kg}$$
 $\approx 2,034.10^6 \text{kg}$
 $T_s = \frac{dp}{dt} = \frac{m_t \cdot w}{T} = \frac{2,034.10^6 \text{kg} \cdot 2550 \frac{m}{s}}{1.56,7s}$
 $\approx 34,42.10^6 \text{N}$

Plane m

Pl

b) Der Treibstoff RP-1 wird im Massenverhältnis 2.77 (LOX/RP-1) mit flüssigen Sauerstoff (LOX) verbrannt und hat eine Energiedichte von 43 MJ/kg. Berechnen Sie thermische Leistung und vergleichen Sie diese mit der geschätzten Leistung aller Kraftwerke der USA.

$$P = \frac{E}{t} = \frac{43 \, \text{M} \frac{1}{kg \cdot m_t}}{T} = \frac{43 \, \text{M} \frac{1}{kg \cdot 2} \cdot \frac{10^6 \, \text{kg}}{150,75}}{150,75} \approx 580,4 \cdot 10^3 \, \text{W}$$

= 580,4 kW

c) Sie drosseln die Treibstoffzufuhr bis die Rakete über dem Boden schwebt ohne sich zu bewegen. Wie lange kann die Rakete dort bleiben?

$$T_S = T_G$$

$$-\frac{dm(t)}{dt} \cdot w = m(t) \cdot g$$

$$m(0) = m_0$$

 $C \cdot e^{-\frac{1}{2}0} \Rightarrow C = m_0 - \frac{1}{2} \cdot t$
 $C \cdot e = C \quad m(t) = m_0 \cdot e$

$$e^{-\frac{2}{3}\cdot t} = \frac{m_e}{m_o} / ln()$$

$$-\frac{2}{w}\cdot t = \ln\left(\frac{m_e}{m_0}\right) : \left(\frac{2}{w}\right)$$

$$t = \ln\left(\frac{m_e}{m_0}\right) \cdot \frac{w}{9} \cdot (-n) =$$

$$= \ln\left(\frac{0.726 \cdot 10^6 \text{kg}}{2.764 \cdot 10^6 \text{kg}}\right) \cdot \frac{2550 \frac{\text{m}}{\text{s}}}{9.81 \frac{\text{m}}{\text{s}^2}} \cdot (-1) = 347.5 \text{ s}$$

$$\approx 5.8 \text{ min}$$

$$\int_{A}^{|x|} A \cdot \int_{A}^{|x|} |x|$$

$$\int_{A}^{|x|} A \cdot \int_{A}^{|x|} |x|$$

$$\int_{A}^{|x|} |x| = \left(e^{xx} \right)^{2} = e^{x} \cdot 5$$

$$\int_{A}^{|x|} |x| = \left(e^{xx} \right)^{2} = e^{x} \cdot 5$$

$$= C \cdot A \cdot e^{A \times}$$

$$= A \cdot C \cdot e^{A \times} = A \cdot \ell(x)$$

$$\left(\left.\left\{\left(g(x)\right)\right\}\right)'=\left.\left.\left\{\left(g(x)\right)\cdot g'(x)\right\right.\right.$$

$$\left(e^{SX}\right)' = e^{SX} \cdot S$$

$$(e^{10\times})' = e^{10\times} \cdot 10$$

$$x^{2} = 5 | 1$$

$$2^{x} = 5 | ln_2()$$

 $x = ln_2(5)$

Slouptsat2 S: R → R stelig, Xo, yo ∈ R F: R>K

$$\int_{\xi}^{3} \lambda x = 0$$

$$\int_{0}^{\infty} \frac{1}{\sqrt{3}} \int_{0}^{\infty} \frac{1}{\sqrt{3}} \int_{0}^{$$

nschluss unter Vernachlässigung des Luftwiderstandes. Wann ist die
$$F = m \cdot q$$
 $m(t) = m_0 - s \cdot t$ $m(t) = m_0 - \frac{m_t}{T} \cdot t$ $m(t) = m_0 - \frac{m_t}{T} \cdot t$

$$\Rightarrow q(t) = \frac{F_s - m(t) \cdot q}{m(t)}$$

$$a(T) = \frac{T_{s} - m_{e} \cdot g}{m_{e}} = \frac{34,42.10^{6} \text{ N} - 0,726.10^{6} \text{ kg}}{0,726.10^{6} \text{ kg}} = \frac{34,42.10^{6} \text{ N} - 0,726.10^{6} \text{ kg}}{0,726.10^{6} \text{ kg}}$$

$$\approx 37,4 \frac{m_{e}}{s^{2}}$$

$$V(T) = V_{0} + \int_{0}^{T} \frac{1}{m_{0}} \frac{1}{m_{1}} dt = V_{0} + \int_{0}^{T} \frac{1}{m_{0}} \frac{1}{m_{1}} dt = V_{0} + \int_{0}^{T} \frac{1}{m_{1}} \frac{1}{m_{0}} \frac{1}{m_{1}} dt = V_{0} + \int_{0}^{T} \frac{1}{m_{1}} \frac{1}{m_{0}} \frac{1}{m_{1}} dt = V_{0} + \int_{0}^{T} \frac{1}{m_{1}} \frac{1}{m_$$

$$\frac{1}{4} = g \cdot t$$

$$\frac$$