## Übungsserie 10

Fassen Sie Ihre Lösungen in der ZIP-Datei *Name\_S10.zip* zusammen. Laden Sie dieses File vor der nächsten Übungsstunde nächste Woche auf Moodle hoch.

## Aufgabe 1 (60 Minuten):

Eine Boeing 737-200 setzt bei der Landung zum Zeitpunkt  $t=0\,\mathrm{s}$  bei der Koordinate  $x_0=0\,\mathrm{m}$  mit der Geschwindigkeit  $v_0=100\,\mathrm{m/s}$  auf. Die Masse des Flugzeugs beträgt zum Zeitpunkt der Landung  $m=97'000\,\mathrm{kg}$  und wird im Weiteren als konstant angenommen. Die durch Schubumkehr erzeugte Bremskraft ist gegeben durch  $F=-5\cdot\dot{x}^2-570000\,\mathrm{und}$  daraus folgt als Bewegungsgleichung die DGL 2. Ordnung:

$$m \cdot \ddot{x} = -5 \cdot \dot{x}^2 - 570000.$$

wobei x(t) die Ortsfunktion des Flugzeiges als Funktion der Zeit t ist,  $\dot{x}=\frac{dx}{dt}=v(t)$  seine Geschwindigkeit und  $\ddot{x}=\frac{d^2x}{dt^2}=\frac{dv}{dt}=a(t)$  die Beschleunigung. Damit kann die DGL 2. Ordnung umgeschrieben werden in eine DGL 1. Ordnung:

$$m\frac{dv}{dt} = -5v^2 - 570000$$

a) Gesucht ist die Zeit  $t_E$ , die das Flugzeug braucht, um zum Stillstand zu kommen. Sie werden in den späteren Übungen Verfahren anwenden, um v(t) und x(t) direkt numerisch berechnen zu können. Bis es soweit ist, benutzen Sie hier das analytische Verfahren der Separation der Variablen, um ein Integral für die Zeit zu erhalten:

$$t_E = \int_0^{t_E} dt = ?$$

Berechnen Sie das erhaltene Integral numerisch mit einem Skript Name\_S10\_Aufg2.py mit der Romberg-Extrapolation (aus Serie 9, Aufgabe 3).

b) Benutzen Sie den Zusammenhang  $\frac{dx}{dt}=v$  resp.  $dx=dt\cdot v$  um aus a) analytisch auch das Integral für den Bremsweg  $x_E$  zu erhalten

$$x_E = \int_0^{x_E} dx = ?$$

und berechnen Sie auch dieses Integral mit der Romberg-Extrapolation.

## Aufgabe 21 (60 Minuten):

Die Bewegungsgleichung einer vertikal steigenden Rakete lässt sich als DGL 2. Ordnung vereinfacht schreiben als

$$a(t) = \ddot{h}(t) = v_{
m rel} \cdot rac{\mu}{m_{
m A} - \mu \cdot t} - g.$$

Dabei ist a(t) wieder die Beschleunigung der Rakete, wobei wir die Ortskoordinate hier als h(t) bezeichnen (Höhe über Meer in Metern),  $v_{\rm rel}$  ist die relative Ausströmgeschwindigkeit des Treibstoffs,  $\mu=\frac{dm}{dt}$  ist der Massenstrom (der beschreibt, wieviel Treibstoffmasse pro Zeiteinheit ausgestossen wird),  $m_{\rm A}$  ist die Anfangsmasse der Rakete zu Beginn der Brennphase und  $g=9.81\frac{\rm m}{\rm s^2}$  die Fallbeschleunigung.

<sup>&</sup>lt;sup>1</sup>Zur Herleitung der Raketengleichung siehe https://www.leifiphysik.de/mechanik/impulserhaltung-und-stoesse/grundwissen/raketenphysik

Wir nehmen an, dass g und die Ausströmgeschwindigkeit  $v_{\rm rel}$ des Treibsstoffs während der gesamten Brennphase der Triebwerke konstant sind, der gesamte Treibstoff in der Brennphase  $0 \le t \le t_{\rm E}$  ausgestossen wird ( $t_{\rm E}$ bedeutet hier also das Ende der Brennphase) und der Massenstrom  $\mu = \frac{dm}{dt}$  ebenfalls während der gesamten Brennphase der Triebwerke konstant ist mit

$$\mu = rac{dm}{dt} = rac{m_{
m A} - m_{
m E}}{t_{
m E}}$$

wobei  $m_{
m E}$  die Masse der Rakete am Ende der Brennphase darstellt

Für die Brennphase der ersten Stufe der dreistufigen Ariane 4 Rakete galt z.B.  $v_{\rm rel}=2600\,{\rm \frac{m}{s}}$ ,  $m_{\rm A}=300'000\,{\rm kg}$ ,  $m_{\rm E}=80'000\,{\rm kg}$ ,  $t_{\rm E}=190\,{\rm s}$ . Erstellen Sie ein Skript Name\_S10\_Aufg2.py, welches Ihnen die folgenden Aufgaben löst:

a) Plotten Sie a(t) für  $t \in [0, t_{\rm E})$  und berechnen Sie numerisch mit der summierten Trapez-Regel mit Ihrer Funktion aus Serie 8 (Aufgabe 3a) mit einer ausreichend kleinen Schrittweite die Geschwindigkeit

$$v(t) = \int_0^t a(t)dt$$

und die Höhe

$$h(t) = \int_0^t v(t)dt.$$

Plotten Sie v(t) und h(t) in zwei separate Grafiken. Wie schnell und wie hoch ist die Rakete am Ende der ersten Brennphase, mit wievielen g beschleunigt sie zu dem Zeitpunkt?

b) Vergleichen Sie Ihre Lösung schliesslich grafisch mit den analytischen Lösungen

$$\begin{array}{lcl} v(t) & = & v_{\rm rel} \cdot \ln \left( \frac{m_{\rm A}}{m_{\rm A} - \mu \cdot t} \right) - gt \\ \\ h(t) & = & - \frac{v_{\rm rel} \left( m_{\rm A} - \mu t \right)}{\mu} \cdot \ln \left( \frac{m_{\rm A}}{m_{\rm A} - \mu \cdot t} \right) + v_{\rm rel} \cdot t - \frac{1}{2} gt^2 \end{array}$$

indem Sie diese in die jeweils gleiche Grafik plotten.