Praktikum 3

Oliver Steenbuck, Karolina Bernat

12.12.2012

Inhaltsverzeichnis

1 Rakete 1			
	1.1	StufenGemeinsam	2
	1.2	Stufe 2	2
		1.2.1 Stufe 2	2
		1.2.2 Stufe 1	3
	1.3	Antrieblos	3
	1.4	Ergebnisse	3
		1.4.1 Graphen	4
		1.4.2 Auswertung	4
2	Tisc	h	5
A	bbil	dungsverzeichnis	
	1	Höhe und Geschwindigkeit der Rakete	4
Listings			

1 Rakete

Der zu simulierende Raketen Flug besteht aus 3 teilen. Die zu simulierende Rakete aus 2 Stufen, die nacheinander die Rakete antreiben und danach abgeworfen werden. Es soll die Geschwindigkeit sowie die Höhe jeweils von Stufe 1 und Stufe 2 simuliert werden.

1.1 StufenGemeinsam

In dieser Phase wird die gesamte Rakete durch Stufe 1 beschleunigt.

Die Masse der Rakete ergibt sich also aus.

$$m_{\text{Rakete}} = m_1 + m_2 \tag{1}$$

Die Schubkraft der Rakete ergibt sich hier durch

$$F_s = \text{Durchsatz}_1 * \text{SchubProDurchsatz}$$
 (2)

Die Erdanziehung die auf die Rakete wirkt kann durch berechnet werden. Wobei $r={\rm Erd}{\rm radius}+{\rm Entfernung}$ der Rakete von der Erde

$$F_e = \frac{G * m_{\text{erde}} * m_{\text{Rakete}}}{r_{\text{erde}}^2} \tag{3}$$

Gegeben die oben berechneten Werten können wir nun die Beschleunigung der Rakete berechnen durch:

$$a_{\text{Rakete}} = \frac{F_s - F_e}{m_{\text{Rakete}}} \tag{4}$$

1.2 Stufe 2

In dieser Phase ist Stufe 1 ausgebrannt und beginnt zur Erde zurückzufallen während die Rakete nur noch aus Stufe 2 bestet die auch den Antrieb liefert. Beide Stufen sind hier also getrennt zu betrachten

1.2.1 Stufe 2

Stufe 2 wird hier weiter als Rakete bezeichnet, somit ergeben sich unter Anpassung der Formeln aus 1.1 folgende neue Formeln zur Berechnung des Raketenfluges.

Die Masse der Rakete besteht nur noch aus der Masse der zweiten Stufe.

$$m_{\text{Rakete}} = m_2$$
 (5)

Die Schubkraft der Rakete ergibt sich jetzt durch die zweite Stufe.

$$F_s = \text{Durchsatz}_2 * \text{SchubProDurchsatz}$$
 (6)

Generiert am:
12. Dezember 2012

Karolina Bernat, Oliver Steenbuck

2 / 5

Die Erdanziehung die auf die Rakete wirkt kann unverändert berechnet werden durch.

$$F_e = \frac{G * m_{\text{erde}} * m_{\text{Rakete}}}{r_{\text{erde}}^2} \tag{7}$$

Für die Beschleunigung der Rakete gilt weiterhin:

$$a_{\text{Rakete}} = \frac{F_s - F_e}{m_{\text{Rakete}}} \tag{8}$$

1.2.2 Stufe 1

Die abgetrennte Stufe 1 fliegt jetzt antriebslos also nur noch durch die Erdanziehung beeinflusst weiter. Ihre Beschleunigung kann also wie oben modelliert werden:

$$a_{\text{Stufe 1}} = \frac{F_s - F_{e1}}{m_1} \tag{9}$$

Wobei F_s die Schubkraft null gesetzt werden kann wodurch sich die bereinigte Formel ergibt:

$$a_{\text{Stufe 1}} = \frac{-F_{e1}}{m_1}$$
 (10)

1.3 Antrieblos

Beide Stufen *fliegen* jetzt antriebslos und damit nur noch unter Auswirkung der Erdanziehung. Es gelten also folgende Formeln für beide Stufen:

$$a_{\text{Stufe 1}} = \frac{-F_{e1}}{m_1}$$
 (11)

Und:

$$a_{\text{Stufe }2} = \frac{-F_{e2}}{m_2} \tag{12}$$

1.4 Ergebnisse

Bei den folgenden Startwerten ergeben sich die unten (Abbildung 1) dargestellten Verläufe von Geschwindigkeit und Höhe:

 $m1_lerr$ 500

Generiert am: 12. Dezember 2012 Karolina Bernat, Oliver Steenbuck 3 / 5 $m2_lerr 1000$

 $St1_Treibstoff$ 4000

 $St2_{-}Treibstoff$ 1500

 $Durchsatz_1 20$

Durchsatz_2 15

SchubProDurchsatz 4000

1.4.1 Graphen

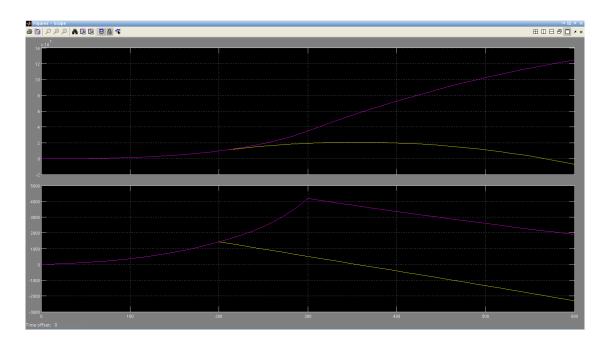


Abbildung 1: Höhe und Geschwindigkeit der Rakete

1.4.2 Auswertung

Wir können sehen, dass Stufe 1 nach der Trennung durch die Erdgravitation abgebremst wird und ca. 550 Sekunden nach dem Start wieder auf dem Boden aufschlägt. Stufe 2 steigt über die gesamte Simulationszeit weiter auf, ab Sekunde 300 sinkt nach dem Übergang in die antriebslose Phase auch die Geschwindigkeit von Stufe 2.

Die maximale Höhe, die durch ein Raketenteil während der Simulation erreicht wird ist ca. 1250 km durch Stufe 2. Die maximale Geschwindigkeit, beim Übertritt in den antriebslosen Flug beträgt ca. $4100\frac{m}{s}$ Erhöht man die Simulationszeit auf 900 Sekunden erreicht Stufe 2 ihren maximalen Aufstieg (Punkt bei dme die Geschwindigkeit 0 wird) bei ca. 1510km.

2 Tisch