

3 Körper Problem

Von Lester Buhrmann und Dennis Budzinski

Inhaltsverzeichnis

- Motivation und Historisches
- Lösungsverfahren
- Konkrete Umsetzung
- Endergebnis
- Ausblick

Motivation

„So oft ich in den letzten 40 Jahren auch versucht habe, die Theorie der Mondbewegung aus den Grundlagen der Schwerkraft herzuleiten, haben sich immer so viele Schwierigkeiten aufgetürmt, dass ich gezwungen bin, meine letzten Forschungen abubrechen.“

-Leonhard Euler



Motivation

- Problem: 3 Körper im Raum ergeben 3 nichtlineare DGL 2. Ordnung
- Gekoppelte Gleichungen
- Nicht analytisch lösbar
- Stattdessen: Numerische Lösungsverfahren
- Problem: Fehleranfälligkeit

Motivation

- Problem: 3 Körper im Raum ergeben 3 nichtlineare DGL 2. Ordnung
- Gekoppelte Gleichungen
- Nicht analytisch lösbar
- Stattdessen: Numerische Lösungsverfahren
- Problem: Fehleranfälligkeit

Lösungsverfahren

- Euler Verfahren
- Tangentenzерlegung:

$$f(x) = f'(x_0) \cdot (x - x_0) + f(x_0) + R_f(x, x_0)$$

- Restterm nichtlinear gegen 0
- $dt=t-t_0$ muss klein sein für max. Genauigkeit
- Je größer $f''(t)$ (Kraft), desto ungenauer die Approximation

Lösungsideen

- Zeitintervall dt muss von Kraft abhängig sein
- Auch von Geschwindigkeit
- $dt \sim F/v$

Lösungsideen

- Einführung einer Vektor 3D Klasse
- Anlegen von arrays für Vektorgrößen
- Auch für ein array für dt (dt veränderlich!)
- Eulerverfahren in for-Schleife anwenden
- Kräfte, Geschwindigkeiten und Orte bei jeder Iteration aktualisieren
- Einführung von speziellen Abstandsfaktoren $D_{\text{körper1,2}}$ und $D_{\text{körper2,3}}$...
- Dann ist $dt = k(dt[0]) * D_{\text{körpera,b}}$, wenn $D_{\text{körpera,b}}$ zu klein

Konkrete Umsetzung

```
1  #ifndef VEKTOR_H_INCLUDED
2  #define VEKTOR_H_INCLUDED
3  class Vektor
4  {
5  public:
6      double x;
7      double y;
8      double z;
9
10     Vektor(double x, double y, double z);
11     Vektor operator+(const Vektor &b);
12
13     double operator*(const Vektor &a);
14
15     Vektor operator*(const double &a);
16
17 };
18 double norm(Vektor a);
19
20
21 #endif // VEKTOR_H_INCLUDED
```

Rechenoperationen für
3D Vektoren:

+: Addition

*: Skalarprodukt

Norm(): Betragsfunktion

- Skalarmultiplikation von rechts

```

125 vector<Vektor> xe, xm, xmerk, ve, vm, vmerk, ae, am, amerk;
126
127
128
129 xe.push_back(xe0);
130 xm.push_back(xm0);
131 xmerk.push_back(xmerk0);
132 ve.push_back(ve0);
133 vm.push_back(vm0);
134 vmerk.push_back(vmerk0);
135
136 vector<double> dt,t,k;
137
138 t.push_back(0);
139 dt.push_back(dt0);
140
141 vector<int> tn;
142
143 int N;
144 cout<<"Wähle die Anzahl der Berechnungsschritte(Empfehlung: 2
145 cin>>N;
146
147 double G = 6.67384e-11; // Gravitationskonstante
148 double m = -1; // Masse des Planeten

```

- Vorbereitung von Arrays für die einzelnen Größen
- Eintragung der Anfangswerte
- Wahl der Anzahl Berechnungsdurchläufe(N)

Hier findet die Berechnung statt:

```
150   for(int i = 0; i <= N; ++i){           // Ort des Mars
151   Vektor Rme = xm[i] + (xe[i]*m);         //Posteriori Rme
152   Vektor Remerk = xe[i] + (xmerk[i]*m);
153   Vektor Rmmerk = xm[i] + (xmerk[i]*m);
154   Vektor Fem = Rme*((mm*me)/((Rme*Rme)*norm(Rme)))*G;
155   Vektor Fmerke = Remerk*((mmerk*me)/((Remerk*Remerk)*norm(Remerk)))*G;
156   Vektor Fmerkm = Rmmerk*((mmerk*mm)/((Rmmerk*Rmmerk)*norm(Rmmerk)))*G;
157   ae.push_back(((Fmerke*m)+Fem)*(1/me)); //Beschleunigungsvektor der Erde
158   am.push_back((Fmerkm+Fem)*(m/mm));    //Beschleunigungsvektor des Mars
159   amerk.push_back((Fmerke+Fmerkm)*(1/mmerk));
160   ve.push_back(ve[i]+(ae[i]*dt[i]));    //Geschwindigkeitsvektor der Erde
161   vm.push_back(vm[i]+(am[i]*dt[i]));    //Geschwindigkeitsvektor des Mars
162   vmerk.push_back(vmerk[i]+(amerk[i]*dt[i]));
163   xe.push_back(xe[i]+ve[i]*dt[i]);       //Ortsvektor der Erde über Targen
164   xm.push_back(xm[i]+vm[i]*dt[i]);       //Ortsvektor des Mars
165   xmerk.push_back(xmerk[i]+vmerk[i]*dt[i]);
166
167   t.push_back(t[i]+dt[i]);
168
169   k.push_back(round(t[i]*1/dt[0])*dt[0]);
```

Abstandsabhängiges Zeitintervall

Am Ende der for-Schleife wird die Größe von dt falls nötig verkleinert oder vergrößert:

```
174 double Dme = ((norm(Rme)*norm(Rme))/norm(vm[i]))*1e-7*dt[0];
175 double Demerk = ((norm(Rmerk)*norm(Rmerk))/norm(vmerk[i]))*1e-7*dt[0];
176 double Dmmerk = ((norm(Rmmerk)*norm(Rmmerk))/norm(vmerk[i]))*1e-7*dt[0];
177
178 if((dt[0] >= Dme)|| (dt[0] >= Demerk)|| (dt[0] >= Dmmerk)) //Kontrolle des
179 {
180     if((Dme < Dmmerk)&&(Dme < Demerk)){
181         dt.push_back(Dme); //Funktion für veränderliches
182     if((Dmmerk < Dme)&&(Dmmerk < Demerk)){
183         dt.push_back(Dmmerk);
184     if((Demerk < Dme)&&(Demerk < Dmmerk)){
185         dt.push_back(Demerk);
186     }
187     else{
188         dt.push_back(dt[0]); //ansonsten zurück zum groben I
189     }
190
```


Linearisierung der Zeitachse für Plots

```
193     for(int i = 1; i <= N; i++){ //
194         if(k[i] > k[i-1]){ //
195             tn.push_back(i);}
196     }
```

```
FILE* fp;
fp = fopen(xKoerper1.c_str(),"w");
for(int j = 0; j <= Schrittzahl; j++)
{
    fprintf(fp,"%e %e %e\n", xe[tn[j]].x, xe[tn[j]].y, xe[tn[j]].z);

}
fclose(fp);
```

- Abstände der errechneten Werte zeitlich nicht gleich
- Für Erstellung der Text Datei für Plots werden nur die Werte verwendet, die um $dt[0]$ entfernt sind

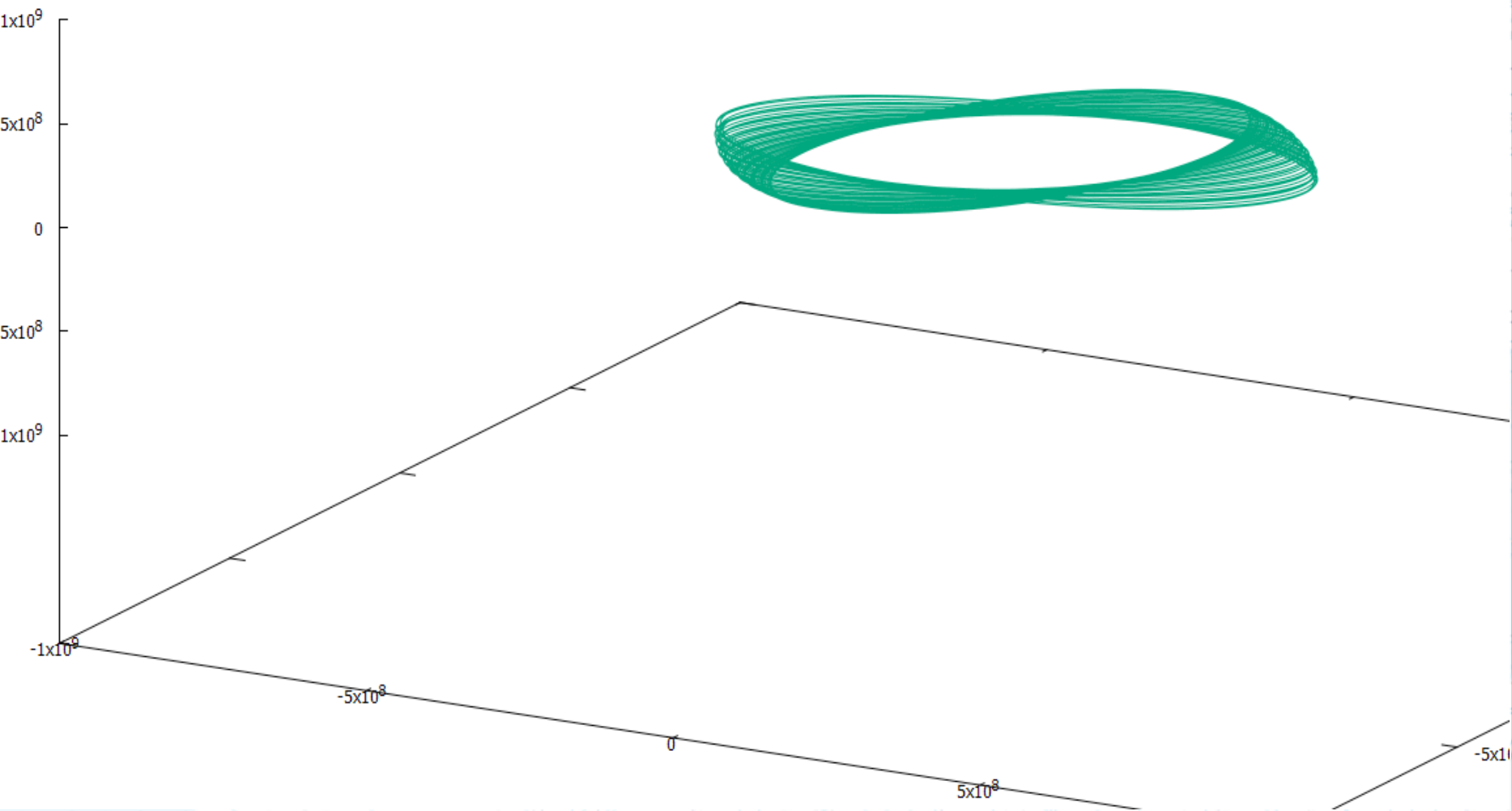
In tn wird die Nummer aller zeitlich gleich entfernten Werte eingeschrieben

Es gilt also: $t[tn[j]] - t[tn[j-1]]$ ist immer $dt[0]$

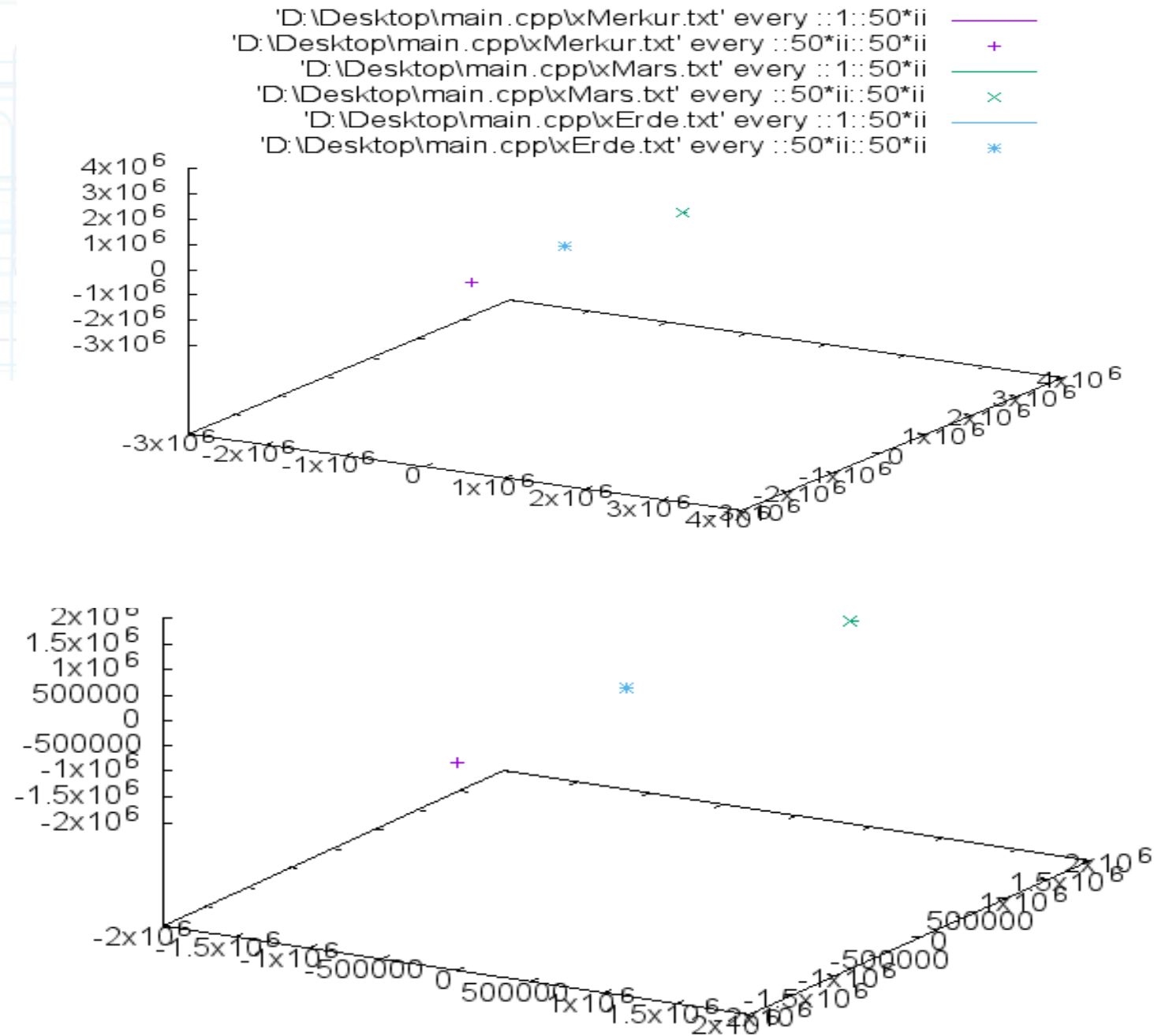
- Deshalb wird hier $tn[j]$ und nicht j eingesetzt

Resultate

Hier ist die Mondumlaufbahn
um die Erde innerhalb von
ungefähr 4 Jahren erkennbar:



Hier ist die Bewegung der Erde, des Mars und des Merkurs bei erfundenen Anfangsbedingungen zu sehen:



Ausblick

Erweiterung auf N Körper

- Da die Intervalle bereits im Programm ausgerechnet werden, lohnt es sich, die Plots direkt zu produzieren
- Ein Programm bauen, dass habitable Orbitale für Planeten in 2-Sonnen Systemen findet
- Weitere Auslagerung von Funktionen(Übersichtlichkeit)