### STŘEDOŠKOLSKÁ ODBORNÁ ČINNOST Obor č. 2: Fyzika

## Mechanika rodin planetek s aplikací na rodinu Eunomia

Adam Křivka Jihomoravský kraj

Brno 2018

TODO: Ostatní nutné úvodní stránky pro SOČku...

## Obsah

| 1        | Úvo | d do nebeské mechaniky             | 5         |
|----------|-----|------------------------------------|-----------|
|          | 1.1 | Pohybové rovnice                   | 5         |
|          |     | 1.1.1 Rovnice pro dvě tělesa       | 6         |
|          |     | 1.1.2 Rovnice pro N těles          | 8         |
|          | 1.2 | Orbitální elementy                 | 9         |
|          |     | 1.2.1 Oskulační elementy           | 11        |
|          |     | 1.2.2 Střední elementy             | 11        |
|          |     | 1.2.3 Vlastní elementy             | 11        |
| <b>2</b> | Pla | netky ve Sluneční soustavě         | <b>12</b> |
|          | 2.1 | Rodiny planetek                    | 12        |
|          |     | 2.1.1 Metody identifikace rodin    | 12        |
| 3        | Vla | stnosti rodiny Eunomia             | 13        |
|          | 3.1 | Nejistoty pozorovaných dat         | 13        |
|          | 3.2 | Fyzikální model pro rodinu Eunomia | 13        |
|          |     | 3.2.1 Jarkovského jev              | 13        |
|          |     | 3.2.2 YORP jev                     | 13        |
|          |     | 3.2.3 Náhodné srážky               | 13        |
|          |     | 3.2.4 Nevratné děje při vývoji     | 13        |
|          | 3.3 | Simulace orbitálního vývoje        | 13        |
|          | 3.4 | Porovnání modelu a pozorování      | 13        |

| OBSAH |                          |    |
|-------|--------------------------|----|
| 4     | Aplikace v praxi         | 17 |
| 5     | Budoucí možnosti výzkumu | 18 |

# Úvod do nebeské mechaniky

TODO: Úvod

#### 1.1 Pohybové rovnice

Pohybová rovnice je matematicky zapsaný fyzikální vztah, který popisuje možné pohyby těles v daném prostředí [2]. Řešením pohybové rovnice je funkce, popisující polohu a rychlost každého zkoumaného tělesa v závislosti na čase. Přitom potřebujeme znát počáteční podmínky — polohy a rychlosti těles na začátku. Pohybová rovnice bývá ve tvaru diferenciální rovnice, což je rovnice, která vyjadřuje vztah mezi nějakou funkcí a jejími derivacemi, což je okamžitá změna hodnoty funkce při velmi malé změně argumentu, v našem případě času.

V následující části se pokusíme nalézt řešení pohybové rovnice pro tělesa ve sluneční soustavě. Zákony, jimiž se budou naše tělesa řídit, jsou Newtonův gravitační zákon a Newtonovy

pohybové zákony, které byly poprvé definovány již v roce 1687.

#### 1.1.1 Rovnice pro dvě tělesa

Omezme se nyní na dvě tělesa a nalezněme řešení tzv. problému dvou těles, někdy také Keplerovy úlohy. To znamená, že se pokusíme odvodit funkci, popisující polohu a rychlost obou těles v závisloti na čase.

Nacházíme se v inerciální vztažné soustavě, což je taková vztažná soustava, kde platí první Newtonův zákon. Jako bod v klidu si zvolme těžiště soustavy. Pro síly působící na obě tělesa podle Newtonova gravitačního zákona a druhého a třetího pohybového zákona platí

$$\vec{F}_1 = +G \frac{m_1 m_2}{|\vec{r}|^3} \vec{r} = m_1 \vec{a}_1 \tag{1}$$

$$\vec{F}_2 = -G \frac{\dot{m}_1 \dot{m}_2}{|\vec{r}|^3} \vec{r} = m_2 \vec{a}_2, \tag{2}$$

kde G označuje gravitační konstantu,  $m_1$ ,  $m_2$  hmotnosti zkoumaných těles,  $\vec{a}_1$ ,  $\vec{a}_2$  vektory zrychlení těles (tj. druhé derivace polohových vektorů  $\vec{r}_1$ ,  $\vec{r}_2$  podle času) a  $\vec{r}$  vektor udávající vzájemnou polohu těles, definovanou jako  $\vec{r} = \vec{r}_2 - \vec{r}_1$ . Součtem obou rovnic dostáváme

$$\vec{F_1} + \vec{F_2} = m_1 \vec{a_1} + m_2 \vec{a_2} = 0. {3}$$

Vektor popisující polohu těžiště soustavy je  $\vec{R} \equiv \frac{m_1 \vec{r}_1 + m_2 \vec{r}_2}{m_1 + m_2}$ . Jeho druhou derivací podle času dostáváme zrychlení

$$\frac{\mathrm{d}^2 \vec{R}}{\mathrm{d}t^2} = \frac{m_1 \vec{a_1} + m_2 \vec{a_2}}{m_1 + m_2} = 0,$$

které se podle (3) rovná nule, takže se těžiště soustavy pohybuje konstantní rychlostí.

Nyní se však přesuňme do soustavy neinerciální, kde je první z těles (běžně to hmotnější) nehybné. Řekněme, že nehybné těleso má index 1, tedy nově  $\vec{r}_1' = 0$ ,  $\vec{r}_2' = \vec{r}$  (tedy i  $\vec{a}_2' = \vec{a}$ ) a  $\vec{r}' = \vec{r}$ . Provedli jsme tedy v podstatě transformaci, kdy jsme ke každému vektoru přičetli  $\vec{r}_1$ . Rovnici (1) můžeme přepsat jako

$$\vec{a} = Gm_2 \frac{\vec{r}}{|\vec{r}|^3}$$

$$\frac{\mathrm{d}^2 \vec{r}}{\mathrm{d}t^2} - Gm_2 \frac{\vec{r}}{|\vec{r}|^3} = 0 \tag{4}$$

Často ještě definujeme gravitační paramter soustavy  $\mu = Gm_2$ .

I přesto, že tato diferenciální rovnice ještě není ve své konečné podobě vhodné k tomu, abychom z ní vyvodili následující vztah, prozradíme, že je jím funkce v polárních souřadnicích, popisující vzdálenost těles  $r \equiv |\vec{r}|$  v závisloti na úhlu  $\theta$ , který svírá přímka procházející oběma tělesy a nějaká zvolená referenční přímka.

$$r(\theta) = \frac{p}{1 + e\cos(\theta - \omega)} \tag{5}$$

kde p se nazývá paramter elipsy, jehož velikost je určena hodnotou  $\mu$ , e, resp.  $\omega$  jsou integrační konstanty a nazývají se excentricita, resp. argument pericentra. K rovnici (5) a jejím důsledkům se vrátíme v sekci 1.2, zatím vězme, že jsme dostali obecnou funkci kuželosečky, z nichž nás bude nejvíce zajímat případ elipsy. Zmíněné konstanty budou určovat její tvar, rozhodně ale nestačí k úplnému popsání orientace trajektorie (orbity) tělesa v prostoru.

Uvědomme si, že jsme neodvodili závislost polohy tělesa na čase. Tuto závislost určuje Keplerova rovnice:

$$M = E + e \sin E \tag{6}$$

kde M označuje střední anomálii, E excentrickou anomálii a e excentricitu elipsy (viz obrázek). Obě anomálie mají úhlové jednotky, úhel M ale nemůžeme zkonstruovat, nicméně je významný tím, že je lineárně závislý na čase. Pokud známe E, můžeme pomocí snadno spočítat M. Problém spočívá v tom, že nemůžeme vyjádřit E v závisloti na M konečným

výrazem, ale pouze nekonečnou řadou nebo jej můžeme aproximovat numerickými metodami.

#### 1.1.2 Rovnice pro N těles

Jak vidíme, už i pro dvě tělesa se musíme k získání polohy tělesa v čase uchýlit k numerickým metodám. Ukazuje se, že obecný problém N těles je analyticky neřešitelný<sup>1</sup> a jediné aplikovatelné metody jsou metody přibližné analytické nebo numerické.

Uvažujme nyní N těles — respektive hmotných bodů, které na sebe vzájemně gravitačně působí v souladu s Newtonovým gravitačním zákonem. Pro libovolné těleso, označené indexem  $j \in \{1, 2, ..., N\}$ , je celková síla  $F_j$ , která na něj působí, výslednicí všech gravitačních sil způsobených ostatními tělesy, jak ukazuje následující rovnice.

$$\vec{F}_{j} = m_{j}\vec{a}_{j} = \sum_{\substack{i=1\\i\neq j}}^{N} G \frac{m_{i}m_{j}}{|\vec{r}_{i} - \vec{r}_{j}|^{3}} (\vec{r}_{i} - \vec{r}_{j})$$

$$(7)$$

$$\vec{a}_{j} = \sum_{\substack{i=1\\i\neq j}}^{N} \frac{Gm_{i}}{|\vec{r}_{i} - \vec{r}_{j}|^{3}} (\vec{r}_{i} - \vec{r}_{j})$$
(8)

kde  $\vec{r_i} - \vec{r_j}$  označuje vektor určující vzájemnou polohu těles i a j, konkrétně jde o vektor s počátkem v tělese j a vrcholem v tělese i; ostatní veličiny jsou definované analogicky jako v předchozí části.

#### Eulerova metoda

I přesto, že se následující metoda v přesných numerických výpočtech zřídka používá, uvádíme ji zde z didaktických důvodů, neboť názorně ilustruje použití numerických metod pro řešení problému N těles. Jak název napovídá, poprvé s ní v 18. století přišel švýcarský matematik Leonhard Euler.

Princip algoritmu spočívá v tom, že v libovolném čase můžeme z (8) vypočítat zrychlení každého tělesa. Pak, po zvolení určitého časového kroku, odpovídajícím způsobem změníme

<sup>&</sup>lt;sup>1</sup>existují ale nějaká zajímavá speciální řešení, viz [1].

vektor rychlosti. Následně necháme všechna tělesa po dobu časového kroku pohybovat se po přímce konstantní rychlostí. Následuje přesný popis algoritmu a k němu příslušná ilustrace na obrázku 1.1.

Mějme zmiňovaných N hmotných bodů, pro které platí (8). Zaměřme se na jeden hmotný bod v čase  $t_0$  a označme jeho počáteční polohu  $\vec{r}(t_0)$  a počáteční rychlost  $\vec{v}(t_0)$ . K použití Eulerovy metody potřebujeme znát i počáteční polohy a rychlosti všech ostatních těles v systému. Dále vhodně zvolme velikost časového kroku h. V následujícíh třech krocích si ukažéme jednu iterace algoritmu. Pokud bychom chtěli počítat v čase  $t_0$ , dosadili bychom k=0.

- 1. Nechť je v čase  $t_k$  poloha zvoleného bodu  $\vec{r}(t_k)$  a rychlost  $\vec{v}(t_k)$ . Z (8) vypočítáme zrychlení  $\vec{a}(t_k)$ .
- 2. Položme t(k+1) = t(k) + h a vypočítejme  $\vec{v}(t_{k+1}) = \vec{v}(t_k) + h \cdot \vec{a}(t_k)$ .
- 3. Vypočítejme  $\vec{r}(t_{k+1}) = \vec{r}(t_k) + h \cdot \vec{v}(t_k)$  a vraťme se ke kroku 1, tentokrát počítaje v čase  $t_{k+1}$ .

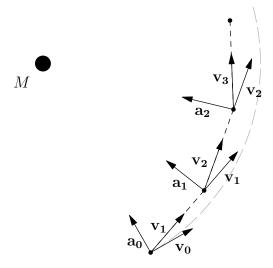
Jak můžeme vidět na obrázku 1.1, vypočtená dráha se od té reálné značně vzdaluje. To by samozřejmě vyřešila volba menší kroku h, ale pro velký počet těles a velkou požadovanou přesnost je algoritmus velmi pomalý (tedy konverguje pomalu) a dnešní počítače na něj nestačí.

TODO: O ostatních integračních metodách, udělám až budu víc chápat WHM, RMVS, ... Swift obecně.

#### 1.2 Orbitální elementy

TODO: Zavedení šesti základní elementů

 $<sup>^2</sup>$ Můžeme porovnat se vzorcem pro rovnoměrný přímočarý pohyb, dobře známým ze středoškolského učiva:  $v=v_0+at,$  podobně v kroku 3  $s=s_0+vt$ 



Obrázek 1.1: Ilustrace Eulerovy metody pro dvě tělesa, kdy větší těleso s pozicí  $\vec{R}$  a hmotností M (velká tečka vlevo nahoře) gravitačně působí na menší těleso (malé tečky vpravo). Jsou ukázány iterace  $t_0$ , kdy vycházíme z počátečních hodnot veličin  $\vec{r_0}$  a  $\vec{v_0}$ , a  $t_1$ ,  $t_2$ . Algoritmus byl reálně aplikován, se zjednodušenými hodnotami: h=0,4 s, M=0,3 kg, G=1,  $r=R-r_0=1.15$  m,  $v_0=0,51$  ms<sup>-1</sup> a obrázek byl mírně upraven pro lepší viditelnost. Šedá křivka naznačuje ideální dráhu tělesa.

#### 1.2.1 Oskulační elementy

TODO: Popis, efemeridy

### 1.2.2 Střední elementy

#### 1.2.3 Vlastní elementy

TODO: Význam, nastínění výpočtu

## Planetky ve Sluneční soustavě

### 2.1 Rodiny planetek

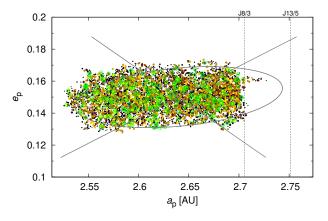
#### 2.1.1 Metody identifikace rodin

Rezonance středního pohybu

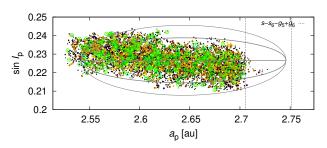
Rezonance sekulární

### Vlastnosti rodiny Eunomia

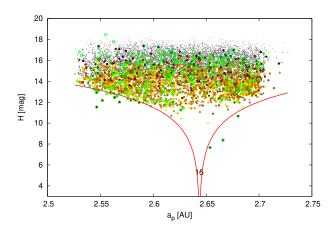
- 3.1 Nejistoty pozorovaných dat
- 3.2 Fyzikální model pro rodinu Eunomia
- 3.2.1 Jarkovského jev
- 3.2.2 YORP jev
- 3.2.3 Náhodné srážky
- 3.2.4 Nevratné děje při vývoji
- 3.3 Simulace orbitálního vývoje
- 3.4 Porovnání modelu a pozorování



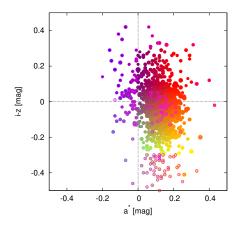
Obrázek 3.1: TODO



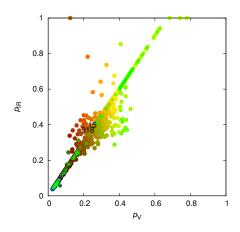
Obrázek 3.2: TODO



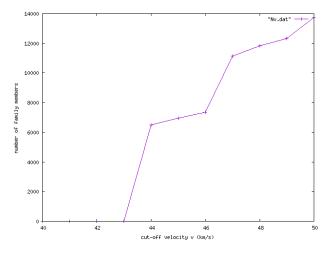
Obrázek 3.3: TODO



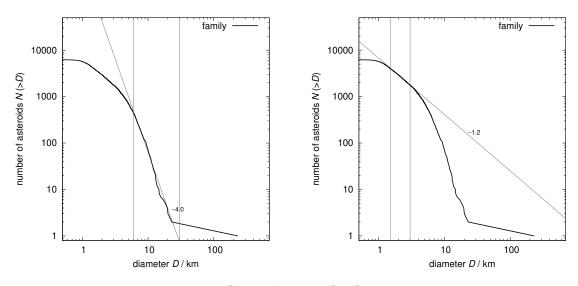
Obrázek 3.4: TODO



Obrázek 3.5: TODO



Obrázek 3.6: TODO



Obrázek 3.7: TODO

Aplikace v praxi

## Budoucí možnosti výzkumu

## Bibliografie

- [1] Adrian Cohan. "A Figure Eight And other Interesting Solutions to the N-Body Problem". In: (2012). URL: https://sites.math.washington.edu/~morrow/336\_12/papers/adrian.pdf.
- [2] Wikipedie. Pohybová rovnice Wikipedie: Otevřená encyklopedie. [Online; navštíveno 28. 11. 2018]. 2018. URL: %5Curl%7Bhttps://cs.wikipedia.org/w/index.php?title=Pohybov%C3%A1\_rovnice&oldid=16695434%7D.