

一般相対論的 三体問題の三角解



弘前大学 理工学研究科
山田 慧生

共同研究者：市田匠, 浅田秀樹

発表の流れ

- 三体問題 (Newton) の正三角解
- 一般相対論的三体問題
- 一般相対論的三体問題の三角解
- まとめ

発表の流れ

- 三体問題 (Newton) の正三角解
- 一般相対論的三体問題
- 一般相対論的三体問題の三角解
- まとめ

三体問題

三体問題
+
Newtonの重力法則



一般に可積分でない
(Poincaréが証明)

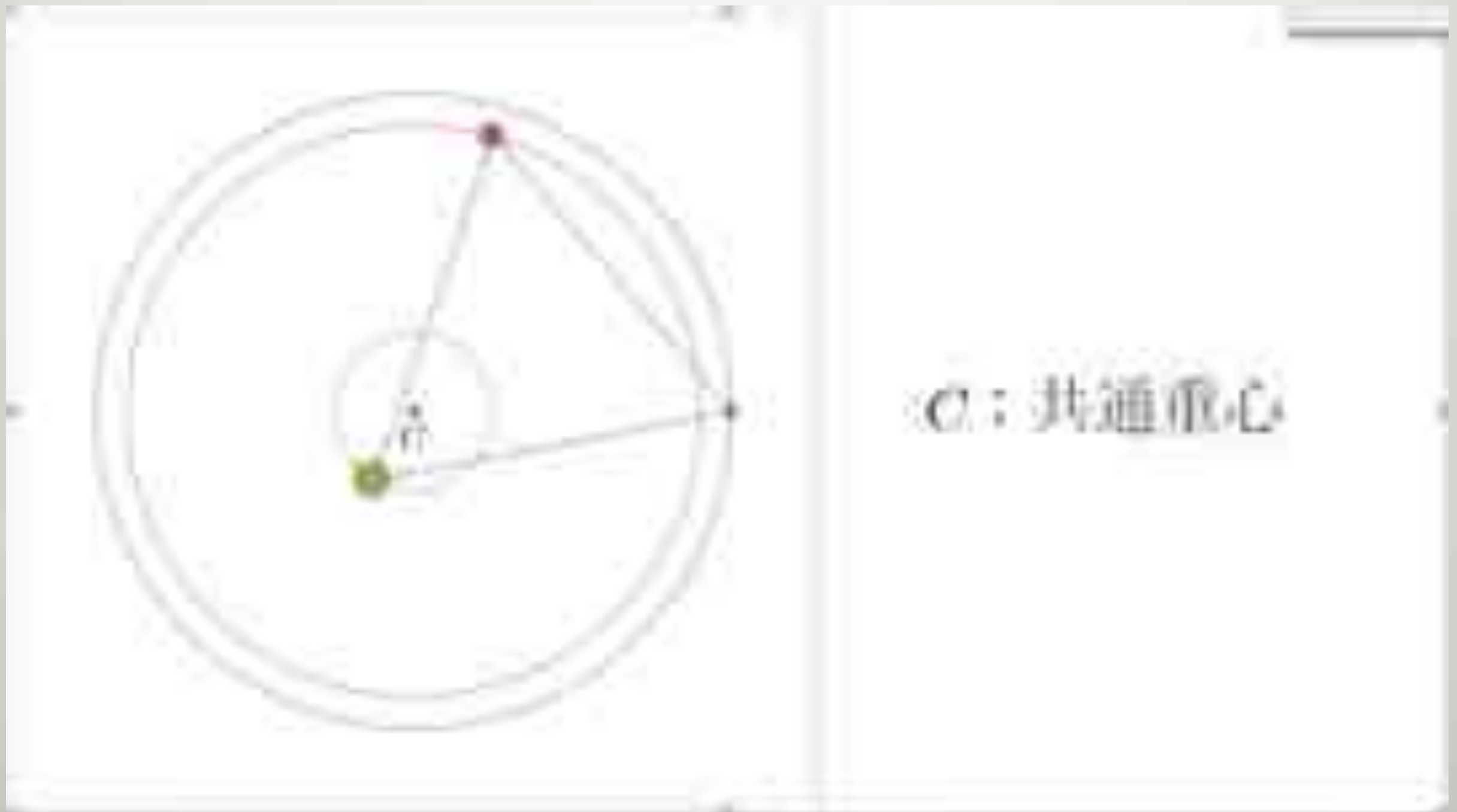
ただし, 特殊解はある

Eulerの直線解 (1765), Lagrangeの正三角解 (1772)



正三角解

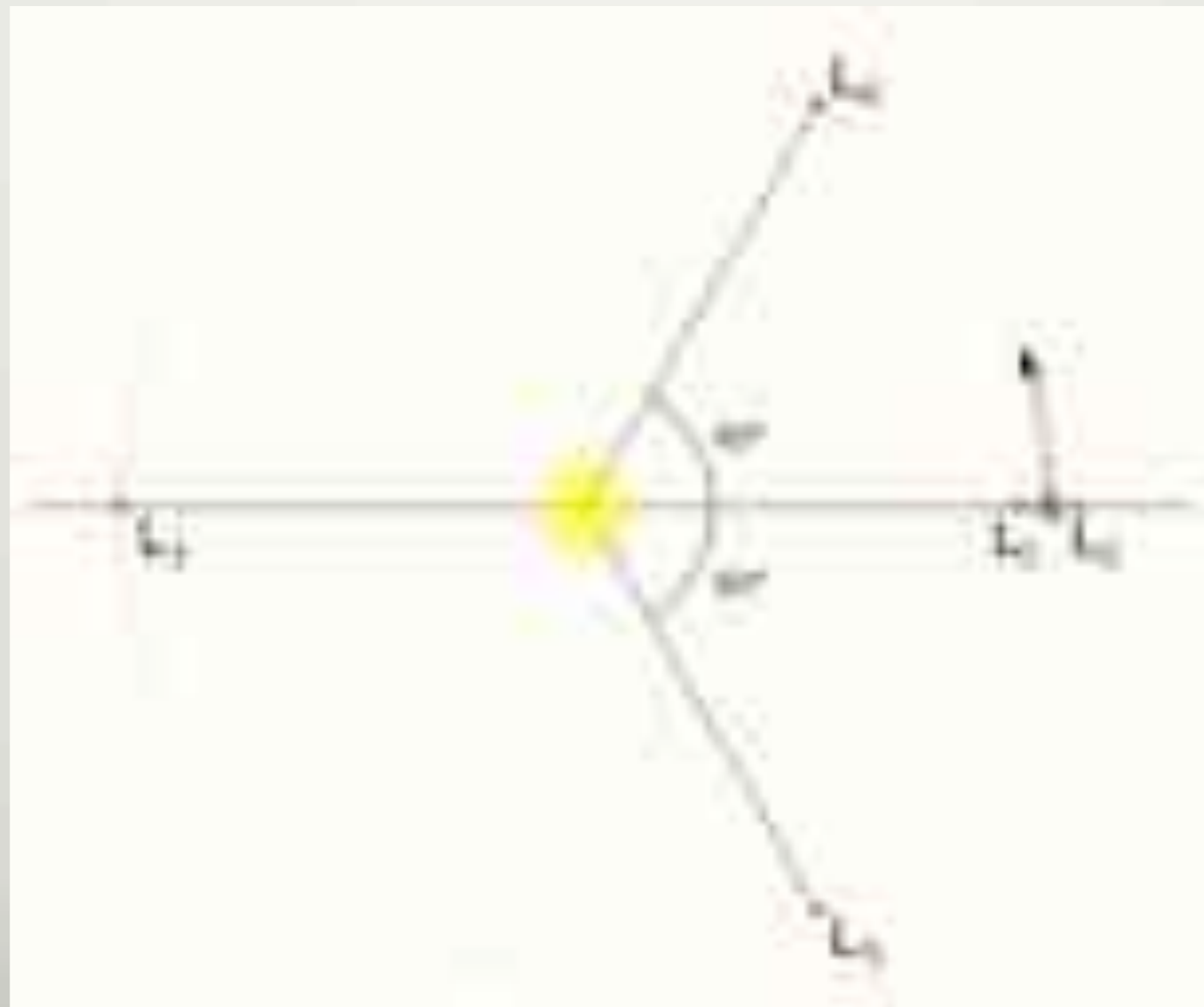
正三角解は天体が正三角の頂点に位置しながら円運動する



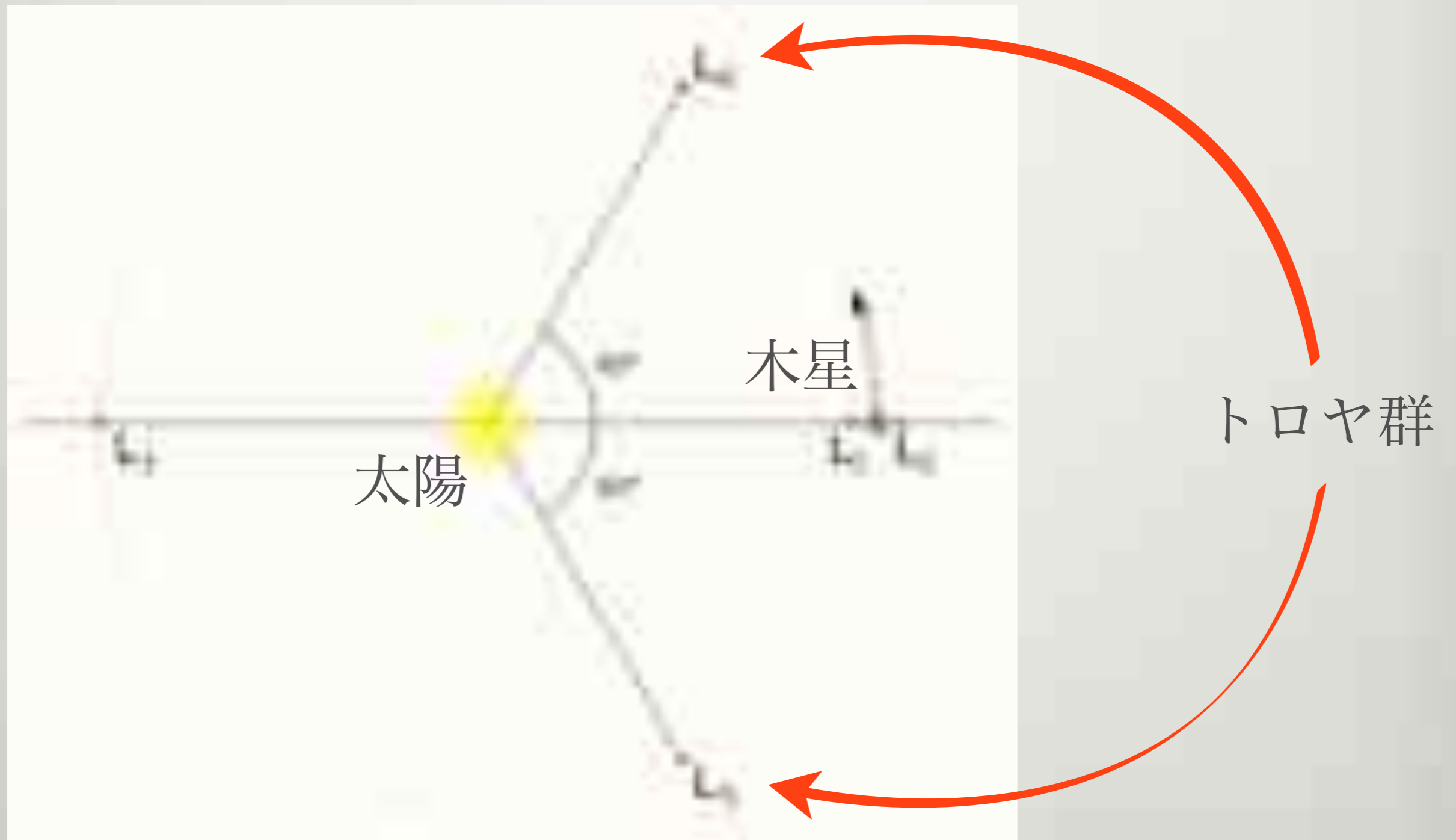
Lagrange点

制限三体問題の場合

Lagrange点のL4, L5として知られる



Lagrange点

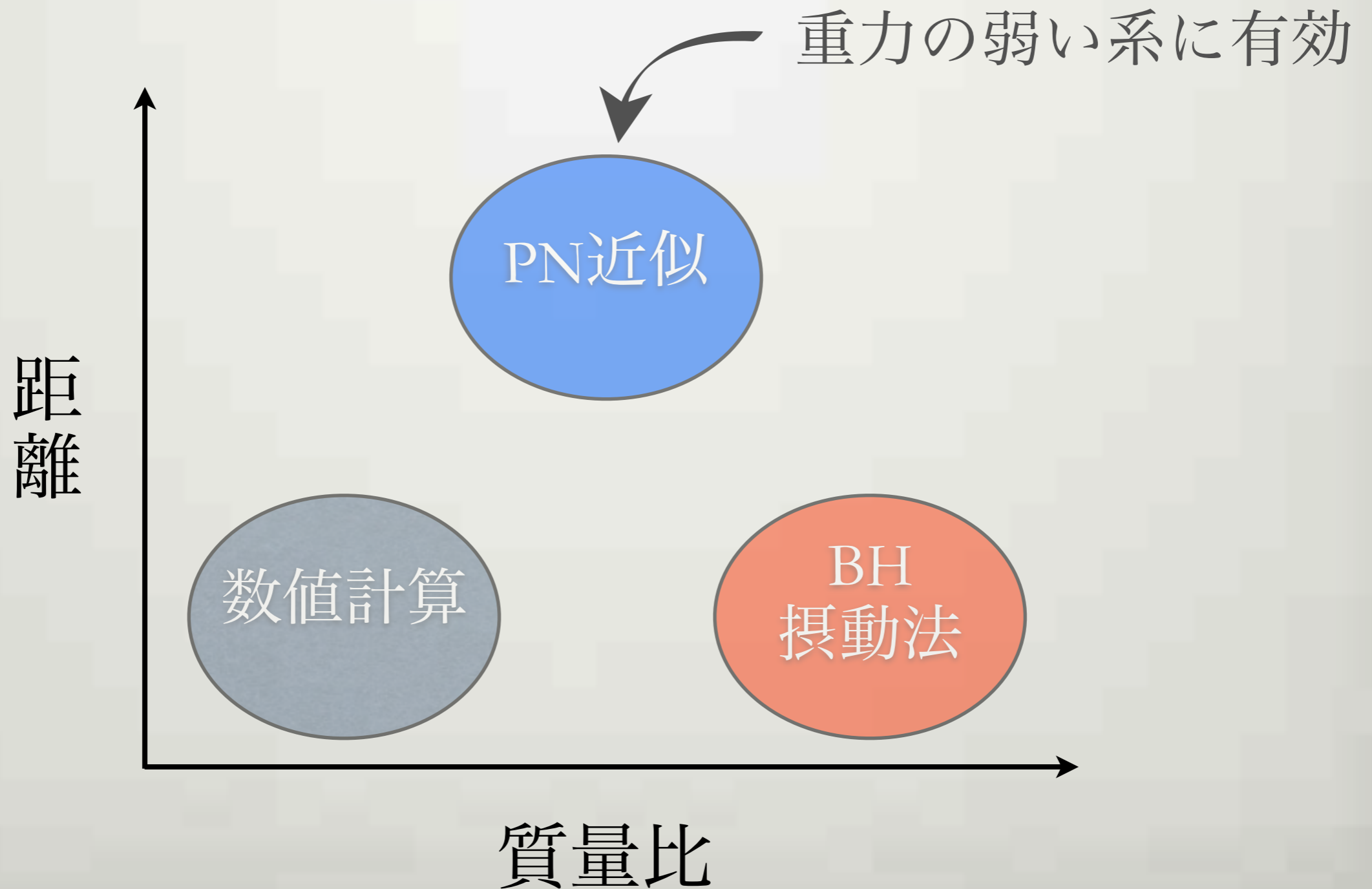


正三角解に一般相対論の効果を取り入れる

発表の流れ

- 三体問題の正三角解
- 一般相対論的三体問題
- 一般相対論的三体問題の三角解
- まとめ

Post-Newton近似



Post-Newton近似

$$\text{仮定： } \varepsilon = \left(\frac{v}{c}\right)^2 \sim \frac{GM}{rc^2} \ll 1$$

v : 天体の運動速度, c : 光速, r : 天体間距離, M : 天体質量



Einstein方程式を展開

GRで計算される量

$$Q = Q_0 + Q_1\varepsilon + Q_2\varepsilon^2 + \dots$$

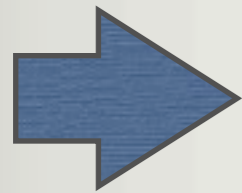
相対論による補正

Newton理論で計算される量に等しい項

ε の一次まで採用 = 1PN近似

EIHの運動方程式

1PN近似での多体系の運動方程式



Einstein-Infeld-Hoffmann (EIH) の運動方程式

Newton理論と等しい量

(GR的な) 質量による補正

$$\frac{d^2 \mathbf{r}_K}{dt^2} = \sum_{A \neq K} \mathbf{r}_{AK} \frac{Gm_A}{r_{AK}^3} \left[\textcircled{1} - 4 \sum_{B \neq K} \textcircled{\frac{Gm_B}{c^2 r_{BK}}} - \sum_{C \neq A} \frac{Gm_C}{c^2 r_{CA}} \left(1 - \frac{\mathbf{r}_{AK} \cdot \mathbf{r}_{CA}}{2r_{CA}^2} \right) \right. \\ \left. + \left(\frac{\mathbf{v}_K}{c} \right)^2 + 2 \left(\frac{\mathbf{v}_A}{c} \right)^2 - 4 \left(\frac{\mathbf{v}_A}{c} \right) \cdot \left(\frac{\mathbf{v}_K}{c} \right) - \frac{3}{2} \left(\frac{\left(\frac{\mathbf{v}_A}{c} \right) \cdot \mathbf{r}_{AK}}{r_{AK}} \right)^2 \right] \\ - \sum_{A \neq K} \left[\left(\frac{\mathbf{v}_A}{c} \right) - \left(\frac{\mathbf{v}_K}{c} \right) \right] \frac{Gm_A \mathbf{r}_{AK} \cdot \left[3 \left(\frac{\mathbf{v}_A}{c} \right) - 4 \left(\frac{\mathbf{v}_K}{c} \right) \right]}{r_{AK}^3} \\ + \frac{7}{2} \sum_{A \neq K} \sum_{C \neq A} \mathbf{r}_{CA} \frac{Gm_C}{r_{CA}^3} \frac{Gm_A}{c^2 r_{AK}}$$

(GR的な) 速度による補正

一般にポテンシャルの勾配で表せない

GR的三体問題の正三角解

正三角という条件から (第一体の) 運動方程式は

$$-\omega^2 \mathbf{n}_1 = -\mathbf{n}_1 + g_{PN1} \mathbf{n}_1$$

ゼロになる必要

$$+ \frac{\sqrt{3}}{16} \frac{\nu_2 \nu_3 (\nu_2 - \nu_3)}{\nu_2^2 + \nu_2 \nu_3 + \nu_3^2} [6 + 9(\nu_2 + \nu_3)] \varepsilon \mathbf{n}_{\perp 1}$$

$$g_{PN1} = \frac{\varepsilon}{16(\nu_2^2 + \nu_2 \nu_3 + \nu_3^2)}$$

GR 的三体相互作用

$$\times \left[48(\nu_2^2 + \nu_2 \nu_3 + \nu_3^2) - 2(8\nu_2^3 + 7\nu_2^2 \nu_3 + 7\nu_2 \nu_3^2 + 8\nu_3^3) \right]$$

$$+ (16\nu_2^4 + 41\nu_2^3 \nu_3 + 84\nu_2^2 \nu_3^2 + 41\nu_2 \nu_3^3 + 16\nu_3^4)$$

$$\omega : \text{角速度}, \nu_I \equiv m_I / M, M = \sum_I m_I \quad (I = 1, 2, 3)$$

$$\mathbf{n}_1 \equiv \mathbf{r}_1 / |\mathbf{r}_1|, \mathbf{n}_{\perp 1} \equiv \mathbf{v}_1 / |\mathbf{v}_1|, \mathbf{n}_{\perp 1} \text{は } \mathbf{n}_1 \text{ に垂直}$$

GR的三体問題の正三角解

正三角という条件から (第一体の) 運動方程式は

$$-\omega^2 \mathbf{n}_1 = -\mathbf{n}_1 + g_{PN1} \mathbf{n}_1$$

ゼロになる必要

$$+ \frac{\sqrt{3}}{16} \frac{\nu_2 \nu_3 (\nu_2 - \nu_3)}{\nu_2^2 + \nu_2 \nu_3 + \nu_3^2} [6 + 9(\nu_2 + \nu_3)] \varepsilon \mathbf{n}_{\perp 1}$$

正三角配置で天体が運動方程式を満たすのは

- 三体の質量比が 1:1:1
- 三体の質量比が 0:0:1

1PNの重力場では任意の質量比に対する

正三角解が存在しない

GR的三体問題の正三角解

正三角解に代わる**新たな平衡解**はないのか

cf.

[E. Krefetz, *Astron. J.* **72**, 471 (1967)]

制限三体問題に対して

[N. Seto & T. Muto, *PRD* **81**, 203004 (2010)]

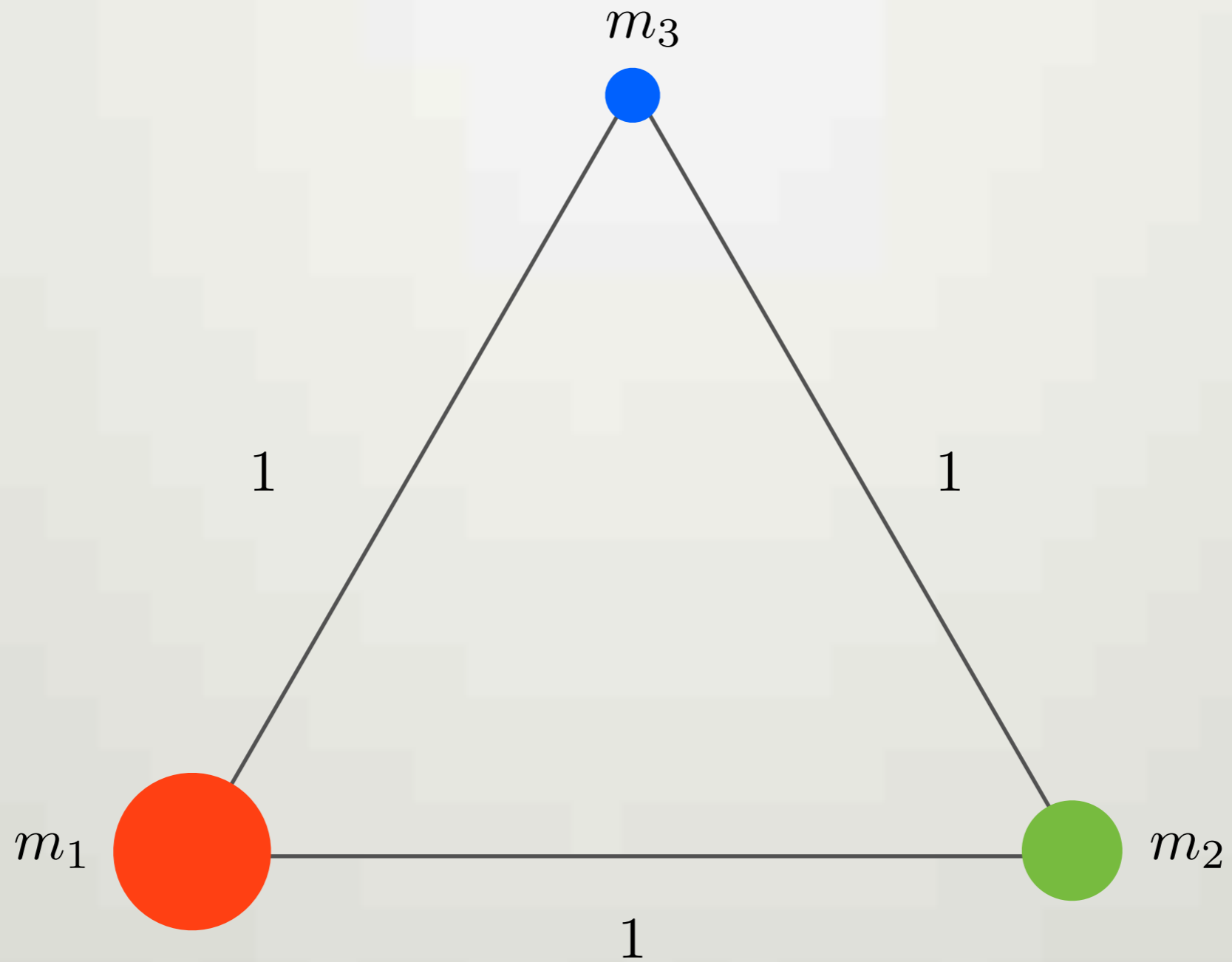
Krefetzの解の安定性等

作戦：天体の配置を正三角から1PNレベルで変更する

発表の流れ

- 三体問題の正三角解
- 一般相対論的三体問題
- 一般相対論的三体問題の三角解
- まとめ

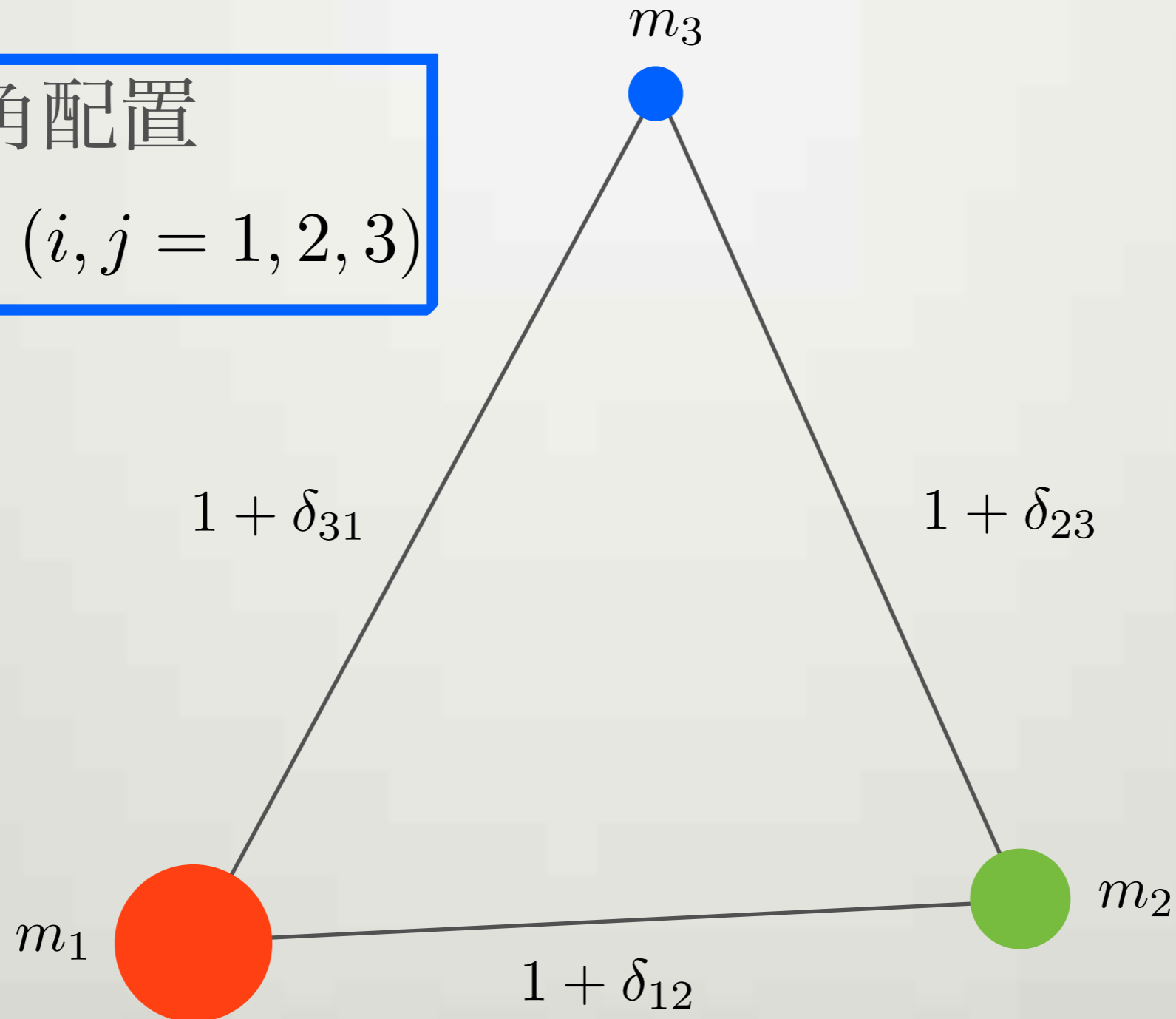
距離の補正



距離の補正

三角配置

$$\delta_{ij} \sim 1PN \quad (i, j = 1, 2, 3)$$



$$\delta_{12} + \delta_{23} + \delta_{31} = 0$$

解が許される条件

(a) 各天体が運動方程式を満たす

→ 3つ

(b) すべての天体の軌道周期が等しい ($T_1 = T_2, T_1 = T_3$)

→ 2つ



独立な距離の補正 2つに対して、条件が5つある

条件過多, 解くのは**不可能**に思える

解が許される条件

- (a) 各天体が運動方程式を満たす
- (b) すべての天体の軌道周期が等しい ($T_1 = T_2, T_1 = T_3$)

実は！

5つのうち2つの条件を満たす補正 δ_{ij} は
残りの3つを自動的に満たす

独立な条件は2つ

補正の導出

$$\omega^2 \mathbf{r}_{1N} = -\mathbf{r}_{1N} - 3(\nu_2 \delta_{12} \mathbf{r}_{21N} + \nu_3 \delta_{31} \mathbf{r}_{31N}) + \delta_{\text{EIH1}} + \text{O}(2\text{PN}).$$

$$\omega^2 \mathbf{r}_{2N} = -\mathbf{r}_{2N} - 3(\nu_3 \delta_{23} \mathbf{r}_{32N} + \nu_1 \delta_{12} \mathbf{r}_{12N}) + \delta_{\text{EIH2}} + \text{O}(2\text{PN}).$$

$$\delta_{\text{EIH1}} = \frac{\varepsilon}{16r_{1N}} \left\{ \begin{aligned} & [48(\nu_2^2 + \nu_2\nu_3 + \nu_3^2) - 2(8\nu_2^3 + 7\nu_2^2\nu_3 + 7\nu_2\nu_3^2 + 8\nu_3^3) \\ & + (16\nu_2^4 + 41\nu_2^3\nu_3 + 84\nu_2^2\nu_3^2 + 41\nu_2\nu_3^3 + 16\nu_3^4)] \mathbf{n}_{1N} \\ & + 3\sqrt{3}\nu_2\nu_3(\nu_2 - \nu_3)(5 - 3\nu_1) \mathbf{n}_{\perp 1N} \end{aligned} \right\},$$

$$\delta_{\text{EIH2}} = \frac{\varepsilon}{16r_{2N}} \left\{ \begin{aligned} & [48(\nu_3^2 + \nu_3\nu_1 + \nu_1^2) - 2(8\nu_3^3 + 7\nu_3^2\nu_1 + 7\nu_3\nu_1^2 + 8\nu_1^3) \\ & + (16\nu_3^4 + 41\nu_3^3\nu_1 + 84\nu_3^2\nu_1^2 + 41\nu_3\nu_1^3 + 16\nu_1^4)] \mathbf{n}_{2N} \\ & + 3\sqrt{3}\nu_3\nu_1(\nu_3 - \nu_1)(5 - 3\nu_2) \mathbf{n}_{\perp 2N} \end{aligned} \right\},$$



$$(\delta_{12} - \delta_{31}) = \frac{1}{8}(\nu_2 - \nu_3)(5 - 3\nu_1)\varepsilon,$$

$$(\delta_{23} - \delta_{12}) = \frac{1}{8}(\nu_3 - \nu_1)(5 - 3\nu_2)\varepsilon,$$

GR的三体問題の三角解

任意の質量比で三角解を許す距離の補正は

$$\delta_{12} = \frac{1}{24} [(\nu_2 - \nu_3)(5 - 3\nu_1) - (\nu_3 - \nu_1)(5 - 3\nu_2)]\varepsilon,$$

$$\delta_{23} = \frac{1}{24} [(\nu_3 - \nu_1)(5 - 3\nu_2) - (\nu_1 - \nu_2)(5 - 3\nu_3)]\varepsilon,$$

$$\delta_{31} = \frac{1}{24} [(\nu_1 - \nu_2)(5 - 3\nu_3) - (\nu_2 - \nu_3)(5 - 3\nu_1)]\varepsilon. \left(\nu_i = \frac{m_i}{M} \right)$$

[KY, H. Asada in prep.]



GR的三体問題の三角解

$\nu_3 \rightarrow 0$ の制限三体の極限で先行研究を再現

太陽系に対する応用

太陽系におけるLagrange点への補正 [m]

Planet	Sun-L4 (L5)	Planet-L4 (L5)
Earth	-0.00111	-923
Jupiter	-0.353	-923

+ 符号は距離の増加, - 符号は減少

発表の流れ

- 三体問題の正三角解
- 一般相対論的三体問題
- 一般相対論的三体問題の三角解
- まとめ

まとめ

- GR的三体問題は正三角解を持たない
- GR的三体問題に対する
任意の質量比における三角解を導出した
- 三角解はSMBHやコンパクト連星の周りにも適用出来る

今後の課題

- 三角解の安定性
- 高次のPN近似

ご清聴ありがとうございました