

62-я научная конференция МФТИ

Уточнение орбитальных параметров космического аппарата по результатам определения направления местной вертикали бортовыми средствами

Корнеев К.Р.



Содержание

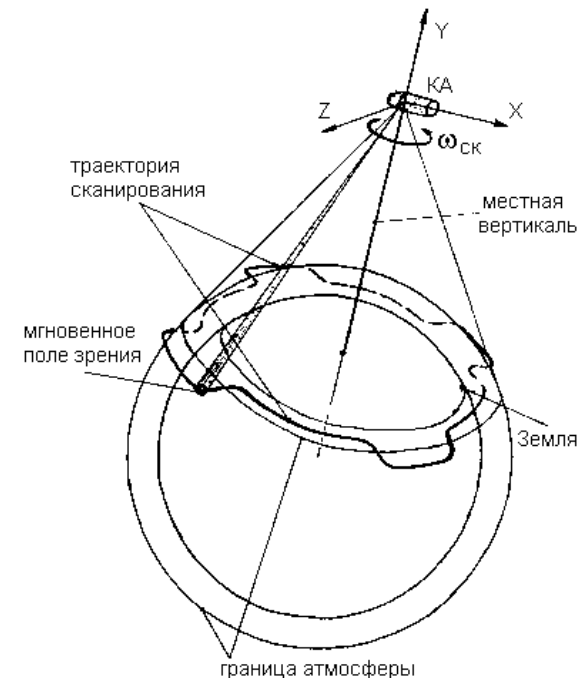
- Что такое местная вертикаль?
- Постановка задачи
- Используемые модели
- Формализация задачи
- Алгоритм уточнения положения КА
- Стандартные параметры модели движения КА
- Теоретическая оценка ошибки приближения
- Зависимость точности от количества измерений
- Влияние точности измерений в невозмущенной модели
- Влияние точности измерений в возмущенной модели EGM2008
- Результаты

Что такое местная вертикаль?

Местная вертикаль – вектор направления на Землю

Способы определения:

- По данным инфракрасного построителя местной вертикали
- По наблюдениям диска Земли (издалека)



Датчик местной вертикали

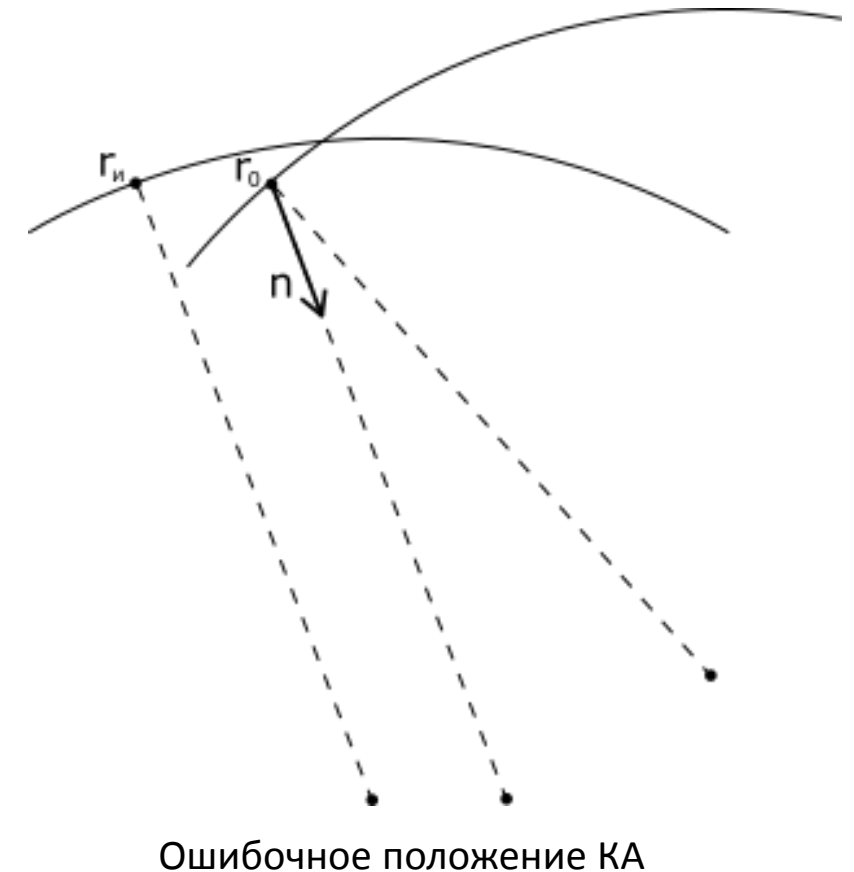
Постановка задачи

Рассматривается

- Околоземная орбита
- Известно некоторое приближение для текущего положения КА
- Имеются измерения датчика местной вертикали
- ССК не поворачивается в системе ИСК
- Ошибка измерения линейна относительно расстояния

Требуется

- Уменьшить ошибку определения фазовых координат КА



Используемые модели

Модель движения КА использует метод Рунге-Кутты

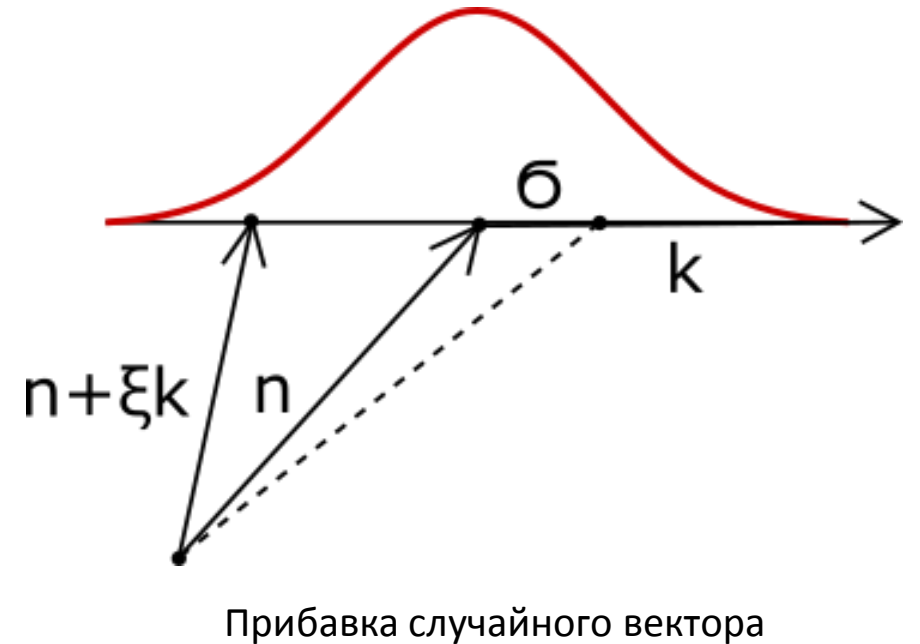
Одиночное измерение – направление на местную вертикаль

Модель измерений добавляет к каждому одиночному измерению ошибку $\mathbf{k}\xi$ из нормального распределения(σ)

$$\mathbf{n} = -\frac{\mathbf{r}}{r} + \xi\mathbf{k}, \quad \xi \in N(0, \sigma), \quad (\mathbf{k}, \mathbf{r}) = 0$$

$$\mathbf{n}' = \Lambda \frac{\mathbf{n}}{\|\mathbf{n}\|} \Lambda^{-1}, \quad \Lambda = \begin{bmatrix} \cos\left(\frac{\varphi}{2}\right) \\ n \sin\left(\frac{\varphi}{2}\right) \end{bmatrix}, \quad \varphi \in U\left(0, \frac{\pi}{2}\right),$$

Для возмущенной модели используется EGM2008 – модель гравитационного поля Земли в виде разложения по сферическим гармоникам (120)



Формализация задачи

Набор измерений местной вертикали

$$D(\sigma) = \{n'_i\}_0^{N-1} : n'_i = g(r_i, \sigma)$$

Математическая зависимость между однократным измерением и вектором состояния

$$d = F(q)$$

Начальное приближение вектора состояния в фазовых координатах

$$q_0 = \begin{bmatrix} V_0 \\ r_0 \end{bmatrix}$$

Добавляется случайное отклонение, моделируя неточность начальной оценки

$$\hat{q}_0 = q_0 + \delta q_0 \quad \delta q_0 = \begin{bmatrix} \delta V_0 \\ \delta r_0 \end{bmatrix}$$

Определим **ошибку приближения** как

$$\delta_V = \|V_{\text{н}} - V(F(\tilde{d}))\| \quad \delta_r = \|r_{\text{н}} - r(F(\tilde{d}))\|$$

Алгоритм уточнения положения КА

Математическая модель

$$D = \mathbb{F}(q_0) \quad \mathbb{F} = \{F_i\}_0^{N-1} : F_i = F(q_i(q_0))$$

Линеаризация

$$F(q_i) \cong F_i(q_0) + \left(\frac{\partial F_i}{\partial q}\right)_0 (q_i - q_0) \quad \left(\frac{\partial \mathbb{F}}{\partial q}\right)_0 = \left\{ \left(\frac{\partial F_i}{\partial q}\right)_0 \right\}_0^{N-1} \quad \left(\frac{\partial F_i}{\partial q}\right)_0 = \frac{F(q^+(\Delta_i), t_k) - F(q^-(\Delta_i), t_k)}{2\Delta_i}$$

Перенос в новое начало координат

$$q_i - q_0 = \nu_i \quad d_i - F(q(t_i, q_0)) = \beta_i \quad B = \left(\frac{\partial \mathbb{F}}{\partial q}\right)_0 \nu_0$$

Система нормальных уравнений

$$\left(\frac{\partial \mathbb{F}}{\partial q}\right)_0^T \left(\frac{\partial \mathbb{F}}{\partial q}\right)_0 \tilde{\nu}_0 = \left(\frac{\partial \mathbb{F}}{\partial q}\right)_0^T \tilde{B}$$

Переход к итерационному методу приближений

$$\tilde{q}_0^j = \tilde{q}_0^{j-1} + \tilde{\nu}_0^{j-1} \quad \text{где } \tilde{q}_0^0 = q_0, \text{ а } \tilde{\nu}_0^0 = \tilde{\nu}_0$$

Стандартные параметры модели движения КА

Моделируется 60000 измерений

Шаг моделирования $h = 10с$

Параметры орбиты

$$\alpha = 47093_{\text{км}}$$

$$e = 0.4$$

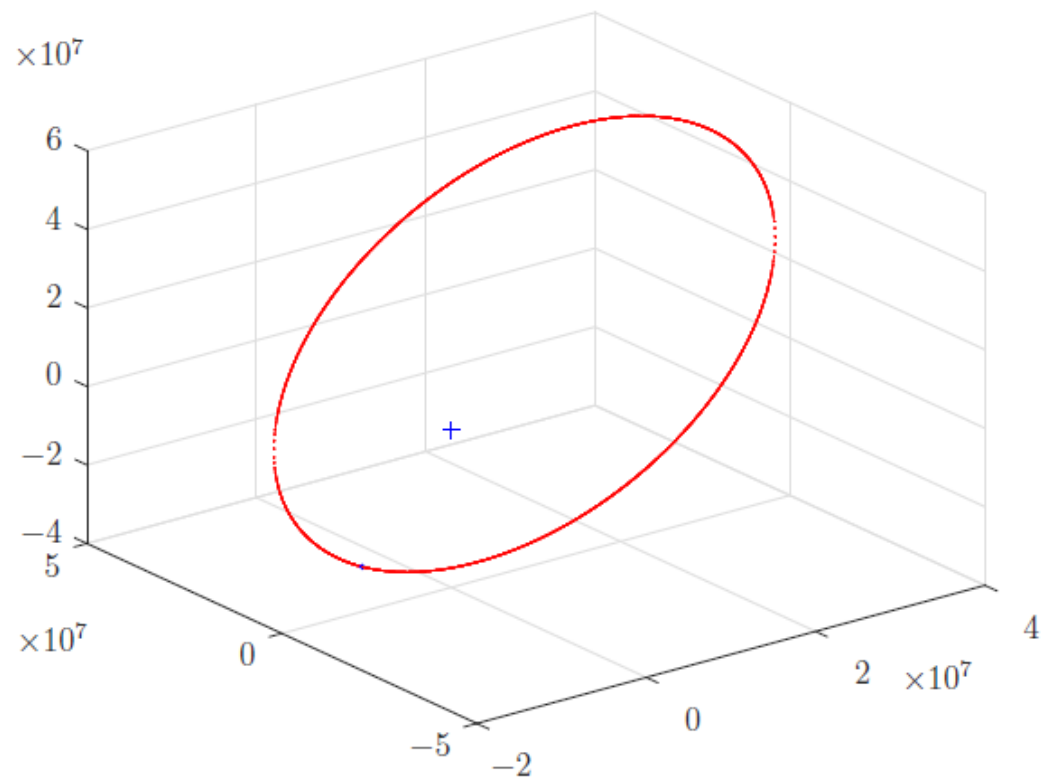
$$i = 62.1538^\circ$$

$$\Omega = 270^\circ$$

$$w = 269^\circ$$

$$E = 120^\circ$$

Типичное количество измерений,
используемых в алгоритме $N=500$



Орбита типа Тундра

Теоретическая оценка ошибки приближения

$$K = \left(\frac{\partial \mathbf{F}}{\partial \mathbf{q}} \right)_0^T \left(\frac{\partial \mathbf{F}}{\partial \mathbf{q}} \right)_0$$

Оценка дисперсии

$$D(\tilde{\mathbf{q}}) = (\sigma')^2 \cdot K^{-1}$$

$$D_{r,v}(\mathbf{q}) \approx \text{tr} \left(D_{r,v}(\tilde{\mathbf{q}}) \right) = (\sigma')^2 \cdot \text{tr}(K_{r,v}^{-1})$$

$$\log_{10} \left(\sqrt{D_{r,v}(\mathbf{q})} \right) = \log_{10}(\sigma) + \log_{10} \left(\frac{2\pi}{360} \right) + C_{r,v}$$

Константы находятся для отдельно взятого участка орбиты

$$C_{r,v} = \log_{10} \left(\sqrt{\text{tr}(K_{r,v}^{-1})} \right)$$

$$\log_{10} \left(\sqrt{D_r(\mathbf{q})} \right) = \log_{10}(\sigma) + 7.465, C_r=9.223$$

$$\log_{10} \left(\sqrt{D_v(\mathbf{q})} \right) = \log_{10}(\sigma) + 3.382, C_r=5.140$$

Зависимость точности от количества измерений

Для сглаживания зависимости используется несколько (5) различных наборов измерений со случайными отклонениями

$$D_{r,v}(\mathbf{q}) \sim \frac{1}{n-1} \sum \delta_{r,v}^2$$

Дисперсия измерений фиксирована

$$\sigma = 1e - 02$$

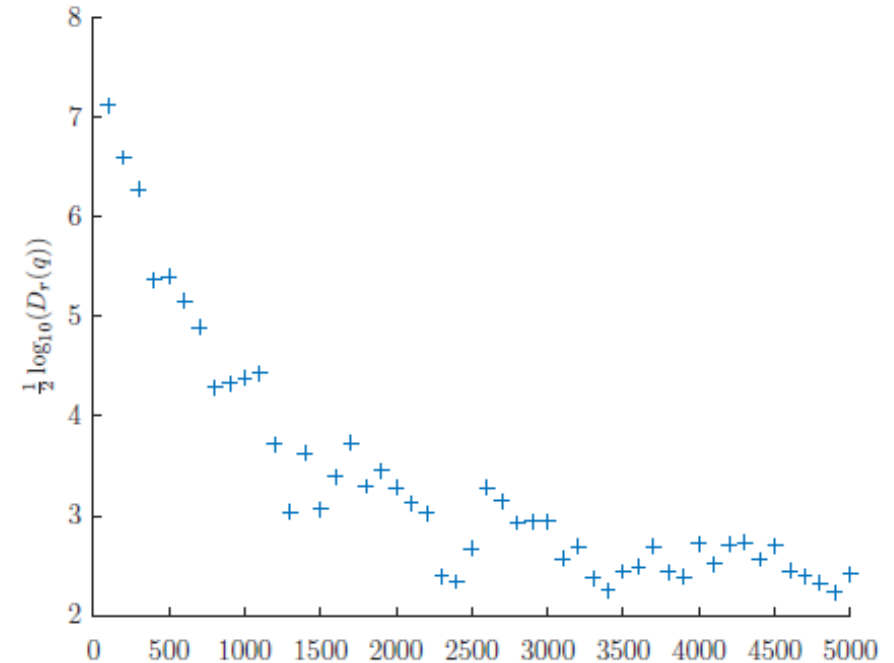
Зависимость оценивается как

$$\log_{10}(D_r(\mathbf{q})) = 20.753 - 4.076 \cdot \log_{10}(N)$$

$$\log_{10}(D_v(\mathbf{q})) = 12.780 - 4.117 \cdot \log_{10}(N)$$

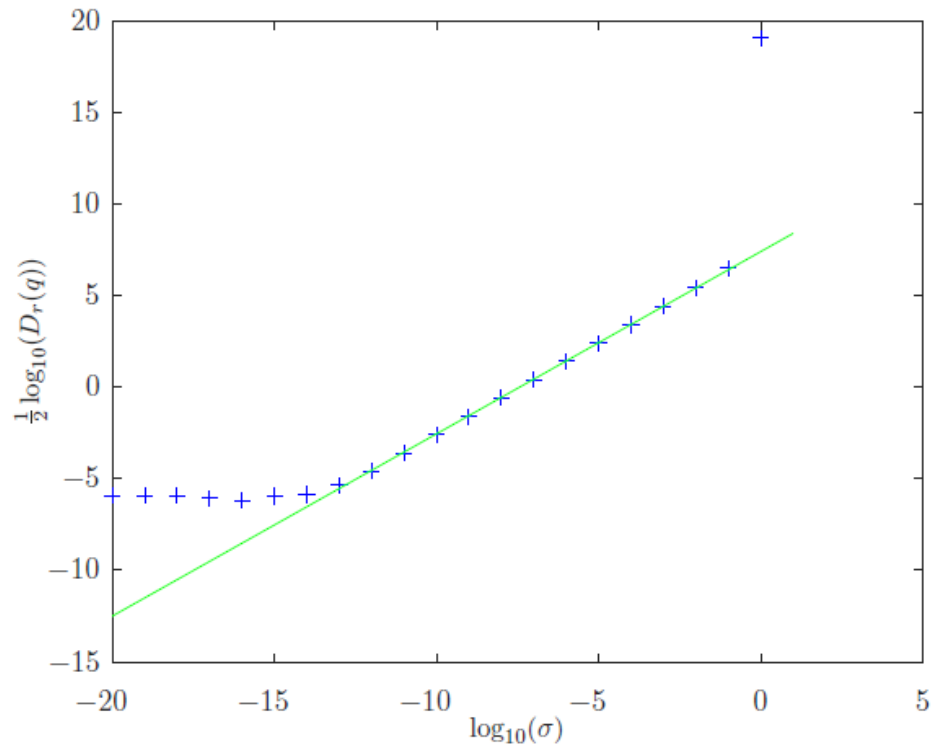
В обобщенном виде выполняется до N=10000 измерений

$$D_{r,v}(\mathbf{q}) \sim \frac{1}{N^4}$$



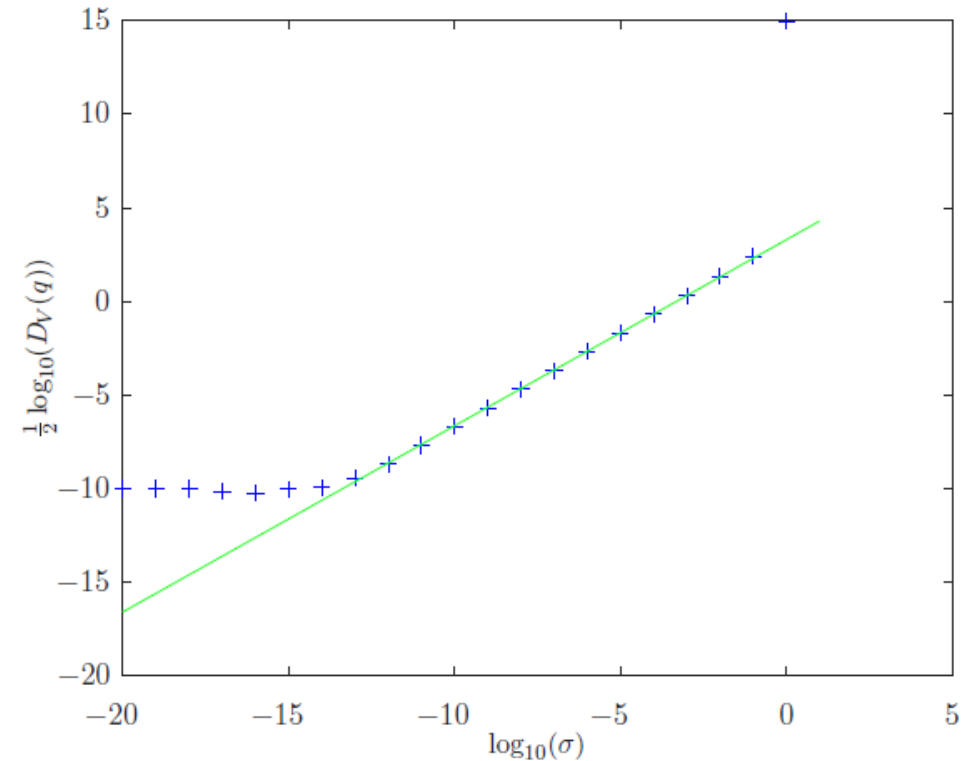
Логарифмическая зависимость ошибки от числа измерений.
Для координат

Влияние точности измерений в невозмущенной модели



Логарифмическая зависимость ошибки от точности измерений.
Для координат

$$\log_{10}(\sqrt{D_r(\mathbf{q})}) = 0.994 \cdot \log_{10}(\sigma) + 7.388$$

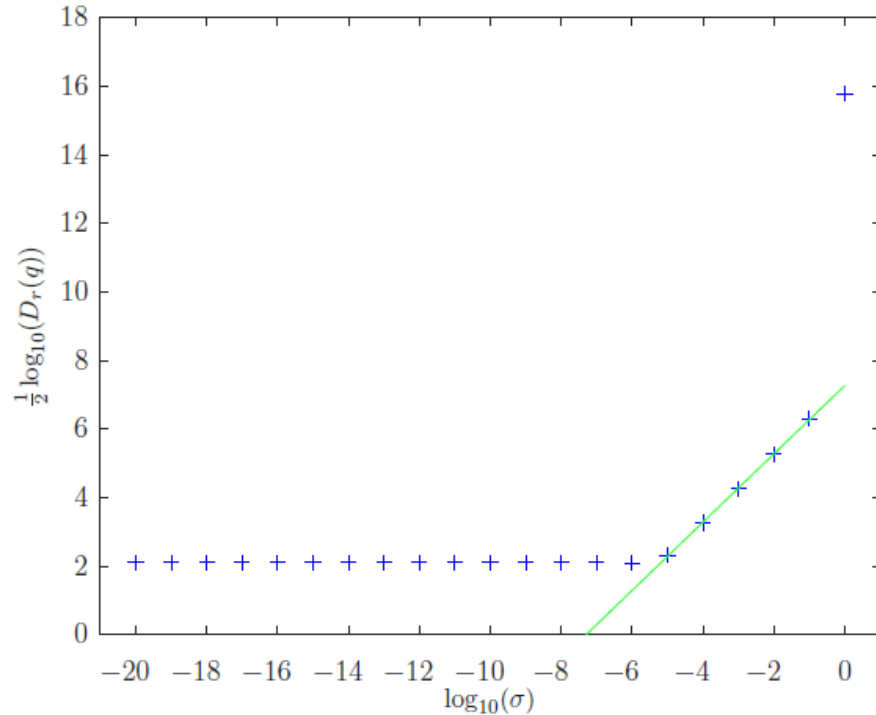


Логарифмическая зависимость ошибки от точности измерений.
Для скоростей

$$\log_{10}(\sqrt{D_v(\mathbf{q})}) = 0.994 \cdot \log_{10}(\sigma) + 3.303$$

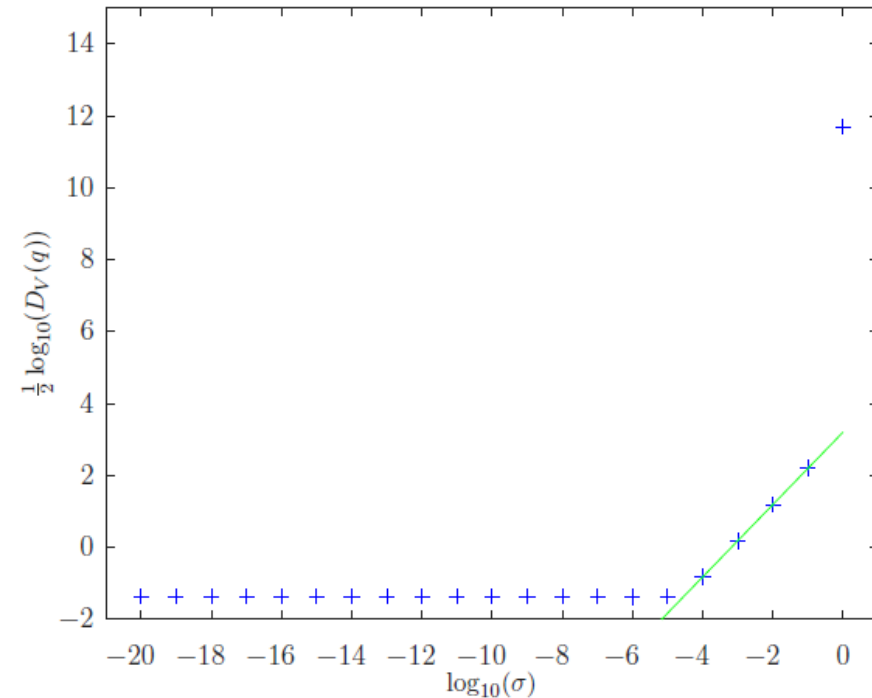
Влияние точности измерений в возмущенной модели EGM2008

EGM2008 – модель гравитационного поля Земли в виде разложения по сферическим гармоникам (120)



Логарифмическая зависимость ошибки от точности измерений.
Для координат

$$\log_{10}(\sqrt{D_r(\mathbf{q})}) = 0.997 \cdot \log_{10}(\sigma) + 7.272$$



Логарифмическая зависимость ошибки от точности измерений.
Для скоростей

$$\log_{10}(\sqrt{D_v(\mathbf{q})}) = 1.007 \cdot \log_{10}(\sigma) + 3.206$$

Результаты

- Построен алгоритм уточнения фазовых координат на измерениях местной вертикали
- Получены теоретическая и выборочная оценки зависимости между ошибкой измерений и ошибкой определения фазовых координат
- В возмущенной модели движения КА, использование невозмущенной модели даёт точность $\propto \frac{1}{N^4}$ около 100 м и 10 см/с
- Результат можно улучшать путем увеличения количества измерений в зависимости

Спасибо за внимание