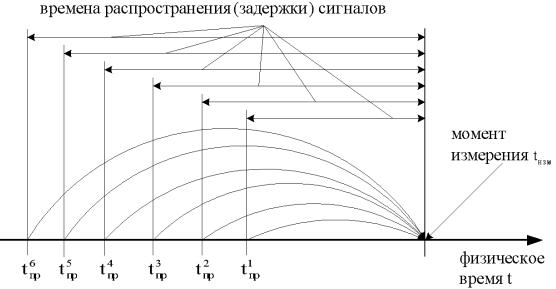
Поваляев А. А. ОАО «Российские космические системы»

Влияние вращения Земли на определение координат и составляющих вектора скорости потребителя в ГНСС

Москва, 25 ноября 2009 г

Базовые понятия спутниковой радионавигации

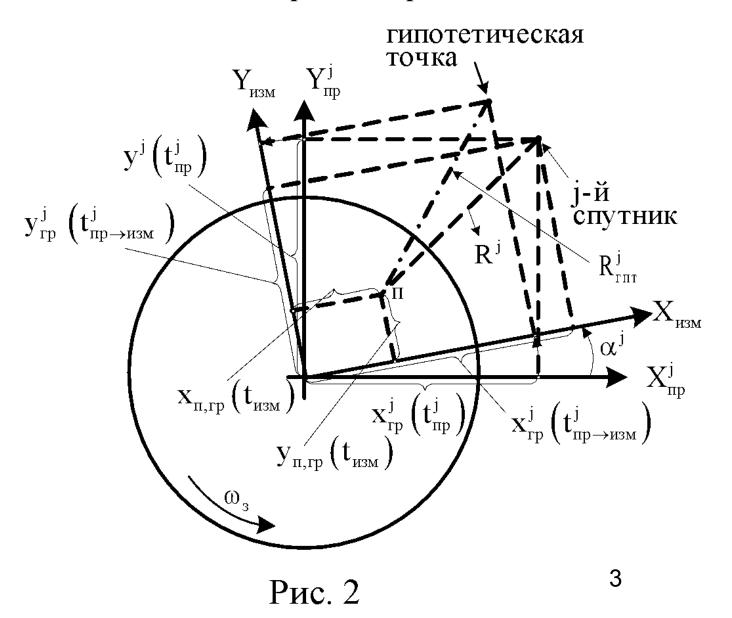
$$\begin{array}{ccc} t_{_{\text{II}3M}} & t_{_{\text{II}p}}^{j} \\ T_{_{\text{II}}}\!\left(t_{_{\text{II}3M}}\right) & \hat{T}^{j}\!\left(t_{_{\text{II}\,\delta}}^{j}\right) \\ & j \!=\! \overline{1,\,J} \end{array}$$



$$\hat{T}_{\tilde{A}\tilde{I}\ \tilde{N}\tilde{N}}^{j}\left(t_{\tilde{i}\ \tilde{\delta}}^{j}\right) = \hat{T}^{j}\left(t_{\tilde{i}\ \tilde{\delta}}^{j}\right) - \Delta T^{j}\left(t_{\tilde{i}\ \tilde{\delta}}^{j}\right)$$

$$\begin{split} T_{\tilde{\mathbf{A}}\tilde{\mathbf{I}}\;\tilde{\mathbf{N}}\tilde{\mathbf{N}}}\left(t_{\grave{\mathbf{e}}\grave{\mathbf{c}}\grave{\mathbf{i}}}\right) - &\frac{R^{\,j}}{c} = \hat{T}_{\tilde{\mathbf{A}}\tilde{\mathbf{I}}\;\tilde{\mathbf{N}}\tilde{\mathbf{N}}}\left(t_{\grave{\mathbf{i}}\;\tilde{\mathbf{0}}}\right) & T_{\tilde{\mathbf{A}}\tilde{\mathbf{I}}\;\tilde{\mathbf{N}}\tilde{\mathbf{N}}}\left(t_{\grave{\mathbf{e}}\grave{\mathbf{c}}\grave{\mathbf{i}}}\right) - \frac{R^{\,j}}{c} = \hat{T}^{\,j}\left(t_{\imath\,\delta}^{\,j}\right) + \Delta T^{\,j}\left(t_{\imath\,\delta}^{\,j}\right) \\ R^{\,j} + \Delta R_{\,_{\Pi}}\left(t_{_{_{_{\mathbf{I}\mathbf{3}\mathbf{M}}}}}\right) = \rho^{\,j}\left(t_{_{_{_{\mathbf{I}\mathbf{3}\mathbf{M}}}}}\right) + c \cdot \Delta T^{\,j}\left(t_{_{_{\mathbf{I}\mathbf{p}}}}^{\,j}\right) \\ \rho^{\,j}\left(t_{\grave{\mathbf{e}}\grave{\mathbf{c}}\grave{\mathbf{i}}}\right) = \tilde{\mathbf{n}}\cdot\left(T_{_{\mathbf{i}}}\left(t_{\grave{\mathbf{e}}\grave{\mathbf{c}}\grave{\mathbf{i}}}\right) - \hat{T}^{\,j}\left(t_{\imath\,\delta}^{\,j}\right)\right) & 2 \end{split}$$

Положения гринвичской системы координат в моменты измерения и предшествия



Формулы пересчета координат спутников

$$\begin{split} & x_{\tilde{a}\check{\delta}}^{j} \left(t_{\tilde{i}\,\check{\delta} \to \grave{e}\hat{\varsigma}\grave{i}}^{j} \right) = x_{\tilde{a}\check{\delta}}^{j} \left(t_{\tilde{i}\,\check{\delta}}^{j} \right) \cdot \cos\alpha^{j} + y_{\tilde{a}\check{\delta}}^{j} \left(t_{\tilde{i}\,\check{\delta}}^{j} \right) \cdot \sin\alpha^{j}, \\ & y_{\tilde{a}\check{\delta}}^{j} \left(t_{\tilde{i}\,\check{\delta} \to \grave{e}\hat{\varsigma}\grave{i}}^{j} \right) = y_{\tilde{a}\check{\delta}}^{j} \left(t_{\tilde{i}\,\check{\delta}}^{j} \right) \cdot \cos\alpha^{j} - x_{\tilde{a}\check{\delta}}^{j} \left(t_{\tilde{i}\,\check{\delta}}^{j} \right) \cdot \sin\alpha^{j}, \\ & z_{\tilde{a}\check{\delta}}^{j} \left(t_{\tilde{i}\,\check{\delta} \to \grave{e}\hat{\varsigma}\grave{i}}^{j} \right) = z^{j} \left(t_{\tilde{i}\,\check{\delta}}^{j} \right) \end{split}$$

$$\begin{split} x_{\tilde{a}\tilde{\delta}}^{j}\left(t_{\tilde{i}\,\tilde{\delta}\to\grave{e}\,\hat{\varsigma}\grave{i}}^{j}\right) &= x_{\tilde{a}\tilde{\delta}}^{j}\left(t_{\tilde{i}\,\tilde{\delta}}^{j}\right) + y_{\tilde{a}\tilde{\delta}}^{j}\left(t_{\tilde{i}\,\tilde{\delta}}^{j}\right) \cdot \alpha^{j} \\ y_{\tilde{a}\tilde{\delta}}^{j}\left(t_{\tilde{i}\,\tilde{\delta}\to\grave{e}\,\hat{\varsigma}\grave{i}}^{j}\right) &= y_{\tilde{a}\tilde{\delta}}^{j}\left(t_{\tilde{i}\,\tilde{\delta}}^{j}\right) - x_{\tilde{a}\tilde{\delta}}^{j}\left(t_{\tilde{i}\,\tilde{\delta}}^{j}\right) \cdot \alpha^{j} \\ z_{\tilde{a}\tilde{\delta}}^{j}\left(t_{\tilde{i}\,\tilde{\delta}\to\grave{e}\,\hat{\varsigma}\grave{i}}^{j}\right) &= z_{\tilde{a}\tilde{\delta}}^{j}\left(t_{\tilde{i}\,\tilde{\delta}}^{j}\right) \end{split}$$

Системы уравнений навигационной задачи, записанные для расстояния до гипотетической точки

$$R_{\tilde{\mathbf{a}}\tilde{\mathbf{i}}\,\tilde{\mathbf{o}}}^{\,j} = \sqrt{\left(x_{\tilde{\mathbf{a}}\tilde{\mathbf{o}}}^{\,j}\left(t_{\tilde{\mathbf{i}}\,\tilde{\mathbf{o}}}^{\,j}\right) - x_{\tilde{\mathbf{i}}\,,\tilde{\mathbf{a}}\tilde{\mathbf{o}}}\left(t_{\tilde{\mathbf{e}}\tilde{\mathbf{c}}\tilde{\mathbf{i}}}^{\,j}\right)\right)^{2} + \left(y_{\tilde{\mathbf{a}}\tilde{\mathbf{o}}}^{\,j}\left(t_{\tilde{\mathbf{i}}\,\tilde{\mathbf{o}}}^{\,j}\right) - y_{\tilde{\mathbf{i}}\,,\tilde{\mathbf{a}}\tilde{\mathbf{o}}}\left(t_{\tilde{\mathbf{e}}\tilde{\mathbf{c}}\tilde{\mathbf{i}}}^{\,j}\right)\right)^{2} + \left(z_{\tilde{\mathbf{a}}\tilde{\mathbf{o}}}^{\,j}\left(t_{\tilde{\mathbf{i}}\,\tilde{\mathbf{o}}}^{\,j}\right) - z_{\tilde{\mathbf{i}}\,,\tilde{\mathbf{a}}\tilde{\mathbf{o}}}\left(t_{\tilde{\mathbf{e}}\tilde{\mathbf{c}}\tilde{\mathbf{i}}}^{\,j}\right)\right)^{2}}$$

$$T_{\text{A\'I}\ \tilde{\text{N}}\tilde{\text{N}}}\left(t_{\text{e};\text{i}}\right) - \frac{1}{c}\sqrt{\left(x^{j}\left(t_{\text{i}\,\delta}^{j}\right) - x_{\text{i}}\right)^{2} + \left(y^{j}\left(t_{\text{i}\,\delta}^{j}\right) - y_{\text{i}}\right)^{2} + \left(z^{j}\left(t_{\text{i}\,\delta}^{j}\right) - z_{\text{i}}\right)^{2}} = \hat{T}_{\text{A\'I}\ \tilde{\text{N}}\tilde{\text{N}}}\left(t_{\text{i}\,\delta}^{j}\right)$$

$$\sqrt{\left(x^{j}\left(t_{np}^{j}\right) - x_{n}^{}\right)^{2} + \left(y^{j}\left(t_{np}^{j}\right) - y_{n}^{}\right)^{2} + \left(z^{j}\left(t_{np}^{j}\right) - z_{n}^{}\right)^{2}} + \Delta R_{n}^{}\left(t_{nsm}^{}\right) = \rho^{j}\left(t_{nsm}^{}\right) + c \cdot \Delta T^{j}\left(t_{np}^{j}\right)$$

Вычисление поправки к расстоянию до гипотетической точки на каждой s-й итерации (поправки к псевдодальности)

$$R^{j,s} \approx R^{j,s}_{\tilde{a}\tilde{\imath}\,\delta} + \frac{x^{j}_{\tilde{a}\tilde{\delta}}\left(t^{j}_{\tilde{\imath}\,\delta}\right) - x^{s}_{\tilde{\imath}}}{R^{j,s}_{\tilde{a}\tilde{\imath}\,\delta}} y^{j}_{\tilde{a}\tilde{\delta}}\left(t^{j}_{\tilde{\imath}\,\delta}\right) \; \alpha^{j} - \frac{y^{j}_{\tilde{a}\tilde{\delta}}\left(t^{j}_{\tilde{\imath}\,\delta}\right) - y^{s}_{\tilde{\imath}}}{R^{j,s}_{\tilde{a}\tilde{\imath}\,\delta}} x^{j}_{\tilde{a}\tilde{\delta}}\left(t^{j}_{\tilde{\imath}\,\delta}\right) \; \alpha^{j}$$

$$R_{\tilde{a}\tilde{i},\tilde{o}}^{j,s} \approx R^{j,s} - \Delta R^{j,s}$$

$$\begin{split} &\Delta R^{j,s} \approx \frac{x_{\tilde{a}\tilde{\delta}}^{j}\left(t_{\tilde{i}\tilde{\delta}}^{j}\right) - x_{\tilde{i}}^{s}}{R_{\tilde{a}\tilde{i}\tilde{\delta}}^{j,s}} \, y_{\tilde{a}\tilde{\delta}}^{j}\left(t_{\tilde{i}\tilde{\delta}}^{j}\right) \, \alpha^{j} - \frac{y_{\tilde{a}\tilde{\delta}}^{j}\left(t_{\tilde{i}\tilde{\delta}}^{j}\right) - y_{\tilde{i}}^{s}}{R_{\tilde{a}\tilde{i}\tilde{\delta}}^{j,s}} \, x_{\tilde{a}\tilde{\delta}}^{j}\left(t_{\tilde{i}\tilde{\delta}}^{j}\right) \, \alpha^{j} = \\ &= \left(y_{\tilde{i}}^{s} \, x_{\tilde{a}\tilde{\delta}}^{j}\left(t_{\tilde{i}\tilde{\delta}}^{j}\right) - x_{\tilde{i}}^{s} \, y_{\tilde{a}\tilde{\delta}}^{j}\left(t_{\tilde{i}\tilde{\delta}}^{j}\right)\right) \frac{\alpha^{j}}{R_{\tilde{a}\tilde{i}\tilde{\delta}}^{j,s}} = \left(y_{\tilde{i}}^{s} \, x_{\tilde{a}\tilde{\delta}}^{j}\left(t_{\tilde{i}\tilde{\delta}}^{j}\right) - x_{\tilde{i}}^{s} \, y_{\tilde{a}\tilde{\delta}}^{j}\left(t_{\tilde{i}\tilde{\delta}}^{j}\right)\right) \frac{\omega_{c}\tau^{j}}{R_{\tilde{a}\tilde{i}\tilde{\delta}}^{j,s}} \approx \\ &\approx \left(y_{\tilde{i}}^{s} \, x_{\tilde{a}\tilde{\delta}}^{j}\left(t_{\tilde{i}\tilde{\delta}}^{j}\right) - x_{\tilde{i}}^{s} \, y_{\tilde{a}\tilde{\delta}}^{j}\left(t_{\tilde{i}\tilde{\delta}}^{j}\right)\right) \frac{\omega_{c}\tau^{j}}{c\tau^{j}} = \left(y_{\tilde{i}}^{s} \, x_{\tilde{a}\tilde{\delta}}^{j}\left(t_{\tilde{i}\tilde{\delta}}^{j}\right) - x_{\tilde{i}}^{s} \, y_{\tilde{a}\tilde{\delta}}^{j}\left(t_{\tilde{i}\tilde{\delta}}^{j}\right)\right) \frac{\omega_{c}}{c} \end{split}$$

Вектора скоростей спутника и приёмника в первой и второй инерциальных (замороженных) системах координат для моментов измерения и предшествия

$$\mathbf{v}_{\text{\'e}i}\left(t'\right) = \mathbf{v}_{\text{\~a}ŏ}\left(t'\right) + \begin{bmatrix} -\omega_{\text{\'e}}y_{\text{\~a}ŏ}\left(t'\right) \\ \omega_{\text{\'e}}x_{\text{\~a}ŏ}\left(t'\right) \\ 0 \end{bmatrix}$$

$$\mathbf{v}_{\dot{e}i}^{j}\left(t_{i\,\delta}^{j}\right) = \mathbf{v}_{\tilde{a}\delta}^{j}\left(t_{i\,\delta}^{j}\right) + \begin{bmatrix} -\omega_{\varsigma}y_{\tilde{a}\delta}^{j}\left(t_{i\,\delta}^{j}\right)\\ \omega_{\varsigma}x_{\tilde{a}\delta}^{j}\left(t_{i\,\delta}^{j}\right)\\ 0 \end{bmatrix}$$

$$\mathbf{v}_{\text{i},\text{èi}}\left(t_{\text{èçi}}\right) = \mathbf{v}_{\text{i},\text{ãŏ}}\left(t_{\text{èçi}}\right) + \begin{bmatrix} -\omega_{\text{c}}\mathbf{y}_{\text{i},\text{ãŏ}}\left(t_{\text{èçi}}\right) \\ \omega_{\text{c}}\mathbf{x}_{\text{i},\text{ãŏ}}\left(t_{\text{m}}\right) \\ 0 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} \mathbf{x}_{\text{i},\text{ãŏ}}\left(t_{\text{èçi}}\right) - \omega_{\text{c}}\mathbf{y}_{\text{i},\text{ãŏ}}\left(t_{\text{èçi}}\right) \\ \mathbf{y}_{\text{i},\text{ãŏ}}\left(t_{\text{èçi}}\right) + \omega_{\text{c}}\mathbf{x}_{\text{i},\text{ãŏ}}\left(t_{\text{èçi}}\right) \end{bmatrix}$$

Координаты и вектор скорости спутника во второй инерциальной системе координат

$$\mathbf{r}_{\acute{e}\acute{i}}^{j}\left(t_{\ddot{i}\,\eth\rightarrow\grave{e}\dot{\varsigma}\grave{i}}^{j}\right) = \begin{bmatrix} x_{\acute{e}\acute{i}}^{j}\left(t_{\ddot{i}\,\eth\rightarrow\grave{e}\dot{\varsigma}\grave{i}}^{j}\right) \\ y_{\acute{e}\acute{i}}^{j}\left(t_{\ddot{i}\,\eth\rightarrow\grave{e}\dot{\varsigma}\grave{i}}^{j}\right) \\ z_{\acute{e}\acute{i}}^{j}\left(t_{\ddot{i}\,\eth\rightarrow\grave{e}\dot{\varsigma}\grave{i}}^{j}\right) \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} x_{\breve{a}\eth}^{j}\left(t_{\ddot{i}\,\eth}^{j}\right) + \alpha^{j}y_{\breve{a}\eth}^{j}\left(t_{\ddot{i}\,\eth}^{j}\right) \\ y_{\breve{a}\eth}^{j}\left(t_{\ddot{i}\,\eth}^{j}\right) - \alpha^{j}x_{\breve{a}\eth}^{j}\left(t_{\ddot{i}\,\eth}^{j}\right) \\ z_{\breve{a}\eth}^{j}\left(t_{\ddot{i}\,\eth}^{j}\right) \end{bmatrix}$$

$$\mathbf{v}_{\acute{e}i}^{j}\left(t_{i\,\delta\rightarrow\grave{e}\,c\hat{c}i}^{j}\right) = \begin{bmatrix} x_{\acute{e}i}^{j}\left(t_{i\,\delta\rightarrow\grave{e}\,c\hat{c}i}^{j}\right) \\ y_{\acute{e}i}^{j}\left(t_{i\,\delta\rightarrow\grave{e}\,c\hat{c}i}^{j}\right) \\ \vdots \\ z_{\acute{e}i}^{j}\left(t_{i\,\delta\rightarrow\grave{e}\,c\hat{c}i}^{j}\right) \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} x_{\acute{a}\delta}^{j}\left(t_{i\,\delta}^{j}\right) - \omega_{c}y_{\acute{a}\delta}^{j}\left(t_{i\,\delta}^{j}\right) + \alpha^{j}\left(y_{\acute{a}\delta}^{j}\left(t_{i\,\delta}^{j}\right) + \omega_{c}x_{\acute{a}\delta}^{j}\left(t_{i\,\delta}^{j}\right) \\ y_{\acute{a}\delta}^{j}\left(t_{i\,\delta}^{j}\right) + \omega_{c}x_{\acute{a}\delta}^{j}\left(t_{i\,\delta}^{j}\right) - \alpha^{j}\left(x_{\acute{a}\delta}^{j}\left(t_{i\,\delta}^{j}\right) - \omega_{c}y_{\acute{a}\delta}^{j}\left(t_{i\,\delta}^{j}\right) \\ \vdots \\ z_{\acute{a}\delta}^{j}\left(t_{i\,\delta}^{j}\right) \end{bmatrix}$$

Радиальная скорость во второй инерциальной системе

$$\begin{split} \mathbf{R}_{e'i}^{j}\left(t_{e'gi}^{i}\right) &= \left(\mathbf{e}_{e'i}^{j}\left(t_{e'gi}^{i}\right)\right)^{T} \cdot \Delta \mathbf{v}_{i}^{j}\left(t_{e'gi}^{i}\right) \\ \mathbf{e}_{e'i}^{j}\left(t_{e'gi}^{j}\right) &= \begin{bmatrix} \frac{\mathbf{x}_{e'i}^{j}\left(t_{i,\delta\rightarrow e'gi}^{j}\right) - \mathbf{x}_{i,e'i}\left(t_{e'gi}^{i}\right)}{R^{j}} \\ \frac{\mathbf{y}_{e'i}^{j}\left(t_{i,\delta\rightarrow e'gi}^{j}\right) - \mathbf{y}_{i,e'i}\left(t_{e'gi}^{i}\right)}{R^{j}} \\ \frac{\mathbf{z}_{e'i}^{j}\left(t_{i,\delta\rightarrow e'gi}^{j}\right) - \mathbf{z}_{i,e'i}\left(t_{e'gi}^{i}\right)}{R^{j}} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} \frac{\mathbf{x}_{a\delta}^{j}\left(t_{i,\delta}^{j}\right) + \alpha^{j}\mathbf{y}_{a\delta}^{j}\left(t_{i,\delta}^{j}\right) - \mathbf{x}_{i,a\delta}\left(t_{e'gi}^{i}\right)}{R^{j}} \\ \frac{\mathbf{y}_{a\delta}^{j}\left(t_{i,\delta}^{j}\right) - \alpha^{j}\mathbf{x}_{a\delta}^{j}\left(t_{i,\delta}^{j}\right) - \mathbf{y}_{i,a\delta}\left(t_{e'gi}^{i}\right)}{R^{j}} \end{bmatrix} \\ \frac{\mathbf{z}_{a\delta}^{i}\left(t_{i,\delta}^{j}\right) - \mathbf{z}_{i,a\delta}\left(t_{e'gi}^{i}\right)}{R^{j}} \end{bmatrix}$$

Вычисление радиальной скорости во второй инерциальной системе

$$\begin{split} \dot{R}_{ei}^{j}\left(t_{ee}^{j}\right) &= h_{x}^{j}\left(x_{a\delta}^{j}\left(t_{i\,\delta}^{j}\right) - x_{i\,,\,a\delta}\left(t_{ee}^{j}\right)\right) + h_{y}^{j}\left(y_{a\delta}^{j}\left(t_{i\,\delta}^{j}\right) - y_{i\,,\,a\delta}\left(t_{ee}^{j}\right)\right) + \\ &+ h_{z}^{j}\left(z_{a\delta}^{j}\left(t_{i\,\delta}^{j}\right) - z_{i\,,\,a\delta}\left(t_{ee}^{j}\right)\right) + \frac{y_{i\,,\,a\delta}\left(t_{ee}^{j}\right)}{R^{j}} + \frac{y_{i\,,\,a\delta}\left(t_{ee}^{j}\right)}{R^{j}} + \frac{y_{i\,,\,a\delta}\left(t_{ee}^{j}\right) \cdot x_{a\delta}^{j}\left(t_{i\,\delta}^{j}\right)}{R^{j}} - \\ &- \frac{x_{i\,,\,a\delta}\left(t_{ee}^{j}\right)}{R^{j}} \cdot y_{a\delta}^{j}\left(t_{i\,\delta}^{j}\right) \cdot x_{i\,,\,a\delta}^{j}\left(t_{ee}^{j}\right) \cdot y_{a\delta}^{j}\left(t_{i\,\delta}^{j}\right)}{R^{j}} + \frac{x_{i\,,\,a\delta}\left(t_{ee}^{j}\right) \cdot y_{a\delta}^{j}\left(t_{i\,\delta}^{j}\right)}{R^{j}} \\ &h_{x}^{j} = \frac{x_{a\delta}^{j}\left(t_{i\,\delta}^{j}\right) - x_{i\,,\,a\delta}\left(t_{ee}^{j}\right)}{R^{j}} \quad h_{y}^{j} = \frac{y_{a\delta}^{j}\left(t_{i\,\delta}^{j}\right) - y_{i\,,\,a\delta}\left(t_{ee}^{j}\right)}{R^{j}} \\ h_{z}^{j} = \frac{z_{a\delta}^{j}\left(t_{i\,\delta}^{j}\right) - z_{i\,,\,a\delta}\left(t_{ee}^{j}\right)}{R^{j}} \\ h_{z}^{j} = \frac{z_{a\delta}^{j}\left(t_{i\,\delta}^{j}\right) - z_{a}^{j}\left(t_{ee}^{j}\right)}{R^{j}} \\ h_{z}^{j} = \frac{z_{a\delta}^{j}\left(t_{i\,\delta}^{j}\right) - z_{a}^{j}\left(t_{ee}^{j}\right)}{R^{j}}$$

Удобные приближения

$$\begin{split} \dot{R}_{ei}^{j}\left(t_{egi}^{j}\right) &= \dot{R}_{\tilde{a}\tilde{i}}^{j}\left(t_{egi}^{j}\right) - \frac{\omega_{C}}{c}\left(x_{i,\tilde{a}\delta}\left(t_{egi}^{j}\right)y_{\tilde{a}\delta}^{j}\left(t_{i,\tilde{a}\delta}^{j}\right) + x_{i,\tilde{a}\delta}\left(t_{egi}^{j}\right)y_{\tilde{a}\delta}^{j}\left(t_{i,\tilde{a}\delta}^{j}\right) - \dot{Y}_{\tilde{a}\delta}\left(t_{egi}^{j}\right)x_{\tilde{a}\delta}^{j}\left(t_{egi}^{j}\right)x_{\tilde{a}\delta}^{j}\left(t_{i,\tilde{a}\delta}^{j}\right) - \dot{Y}_{i,\tilde{a}\delta}\left(t_{egi}^{j}\right)x_{\tilde{a}\delta}^{j}\left(t_{i,\tilde{a}\delta}^{j}\right) \end{split}$$

Оценка величины поправок

• Малоподвижный приемник

$$\omega_{\zeta} x_{i,\tilde{a}\delta} (t_{\dot{e}\dot{c}\dot{i}}) y_{\tilde{a}\delta}^{j} (t_{i,\tilde{b}}) / \tilde{n}$$

- 0.6 cm/c
- $\omega_{c}y_{i,a\delta}(t_{ec}) x_{a\delta}^{j}(t_{i\delta})/\tilde{n}$
- Быстродвижущийся приемник ~ 8 км/с

$$\dot{\omega_{c}}x_{i}(t_{ec}) y^{j}(t_{i\delta})/c$$

$$\dot{\omega_{c}}y_{i}(t_{e\dot{c}i}) x^{j}(t_{i\delta})/c$$

• 5.1 cm/c

Выводы

- При обработке измерений псевдодальностей для определения координат потребителя учет вращения Земли является обязательным.
- Для обработки измерений псевдодальностей предложены два способа учета вращения Земли
- При обработке измерений псевдодоплеровских смещений с целью определения составляющих вектора скорости потребителя влияние вращения Земли становится заметным только в случае быстродвижущихся потребителей (~ несколько км/с)
- Получены выражения для вычисления поправок к радиальной скорости в гринвичской системе, позволяющие учитывать вращение Земли при обработке измерений псевдодоплеровских смещений.

Благодарю за внимание

Вопросы?