



# Wydział Geodezji i Kartografii

POLITECHNIKA WARSZAWSKA

## WYZNACZENIE WSPÓŁCZYNNIKÓW DOP - RÓWNANIA OBSERWACYJNE

### SYSTEMY NAWIGACJI SATELITARNEJ

MACIEJ GRZYMAŁA

maciej.grzymala@pw.edu.pl

WYDZIAŁ GEODEZJI I KARTOGRAFII, POLITECHNIKA WARSZAWSKA

Warszawa, 2022

---

## Contents

<b>1</b>	<b>Równanie obserwacji</b>	<b>2</b>
<b>2</b>	<b>Linearyzacja równania</b>	<b>3</b>
2.1	Rozwiązanie metodą najmniejszych kwadratów . . . . .	5
<b>3</b>	<b>Wyznaczenie współczynników DOP</b>	<b>6</b>

Aby wyznaczyć współczynniki DOP, należy po części opisać i wyprowadzić metodę wyznaczania pozycji w pomiarach GNSS, ponieważ współczynniki te wyznacza się na podstawie macierzy będących elementem modelu pozycjonowania.

## 1 Równanie obserwacji

1. Równanie pseudoodległości dla obserwacji kodowych, z uwzględnieniem wpływu błędów pomiarowych, można przedstawić następująco:

$$P_r^s = \rho_r^s + c(\delta t_r - \delta t^s) + \delta O_r^s + \delta I_r^s + \delta T_r^s + M_r^s + E_r \quad (1)$$

Lewa strona równania opisuje obserwowaną wartość odległości pomiędzy odbiornikiem  $r$  i satelitą  $s$  (pseudoodległość z pomiaru, taką jaką nam pomierzył odbiornik). Prawa reprezentuje parametry składające się na pomierzoną wartość pseudoodległości (czyli w skrócie odległość geometryczna + błędy pomiarowe)

Poszczególne parametry równania dotyczą:

- $P_r^s$  : pomierzona wartość pseudoodległości między satelitą  $s$  i odbiornikiem  $r$
- $\rho_r^s$  : odległość geometryczna między satelitą  $s$  i odbiornikiem  $r$
- $c$  : prędkość światła
- $\delta t_r$  : błąd zegara odbiornika  $r$
- $\delta t^s$  : błąd zegara satelity  $s$
- $\delta O_r^s$  : błąd orbity satelity  $s$
- $\delta I_r^s$  : wpływ refrakcji jonosferycznej
- $\delta T_r^s$  : wpływ refrakcji troposferycznej
- $\delta M_r^s$  : wpływ wielotorowości sygnału na obserwacje kodowe
- $E_r$  : szum odbiornika dla obserwacji kodowych

2. Odległość geometryczną satelita-odbiornik zapisać można jako:

$$\rho_r^s = \|\vec{X}^s - \vec{X}_r\| = \sqrt{(x^s - x_r)^2 + (y^s - y_r)^2 + (z^s - z_r)^2} \quad (2)$$

gdzie:

- $x_r, y_r, z_r$ : współrzędne odbiornika w układzie ECEF
- $x^s, y^s, z^s$ : współrzędne satelity w układzie ECEF

Zaniedbując błędy pomiarowe (błędy, które możemy w jakiś sposób zamodelować i w ten sposób obliczyć i wyeliminować, jak opóźnienie troposferyczne i troposferyczne; błędy, które możemy zaniedbać w większości aplikacji, jak błąd orbity czy wielotorowość oraz szum pomiarowy; zaniedbać można również błąd zegara satelity, który jest znany, na podstawie danych z efemerydy), oraz podstawiając odległość geometryczną (2) do (1), otrzymamy równanie pseudoodległości kodowej w następującej postaci:

$$P_r^s = \sqrt{(x^s - x_r)^2 + (y^s - y_r)^2 + (z^s - z_r)^2} + c\delta t_r \quad (3)$$

$$P_r^s = \rho_r^s + c\delta t_r \quad (4)$$

Parametrami nieznanymi powyższego równania są współrzędne odbiornika ( $x_r, y_r, z_r$ ) oraz poprawka zegara odbiornika ( $\delta t_r$ ). Wyznaczenie odległości pomiędzy satelitą a odbiornikiem wymaga znajomości czasu transmisji i rejestracji sygnału w jednakowej skali czasu (np. skali czasu GPS). A więc czas rejestracji sygnału w skali czasu odbiornika (mniej dokładne zegary) należy poprawić o korektę zegara odbiornika. Poprawka ta wyznaczana jest jako wartość nieznaną  $\delta t_r$  razem ze współrzędnymi odbiornika. Poprawki do zegara satelity są znane z depeszy nawigacyjnej (efemerydy transmitowanej), dlatego zostały one pominięte we wzorach (3) oraz (4).

## 2 Linearyzacja równania

Równanie (3) jest równaniem nieliniowym (wyrażenie pod pierwiastkiem). Aby rozwiązać układ równań obserwacyjnych korzystając z metody najmniejszych kwadratów (metoda wykorzystywana wyłącznie do równań liniowych), należy równanie to przekształcić do postaci liniowej (czyli zlinearyzować). Linearyzację równania można przeprowadzić rozwijając funkcję (3) w *szereg Taylora* wokół współrzędnych przybliżonych odbiornika  $x_0$ , takich że:

$$x_r = x_0 + \Delta x \quad (5a)$$

$$y_r = y_0 + \Delta y \quad (5b)$$

$$z_r = z_0 + \Delta z \quad (5c)$$

gdzie:

- $x_0, y_0, z_0$  to współrzędne przybliżone odbiornika
- przyrosty współrzędnych  $\Delta x, \Delta y, \Delta z$  stanowią szukane w procesie wyznaczenia pozycji w pomiarach GNSS. Ich wyznaczenie równoznaczne jest z wyznaczeniem współrzędnych odbiornika  $x_r, y_r, z_r$  - za współrzędne przybliżone przyjmuje się określone wartości, więc są to parametry znane.

1. Równanie pseudoodległości (3) dla współrzędnych przybliżonych odbiornika zapisujemy jako:

$$P_0^s = \sqrt{(x^s - x_0)^2 + (y^s - y_0)^2 + (z^s - z_0)^2} + c\delta t_0 \quad (6)$$

2. Rozwinięcie funkcji  $f(x)$  w szereg Taylora możemy zapisać jako:

$$f(x) = f(x_0) + \frac{f'}{1!}(x_0) \cdot \Delta x + \frac{f''}{2!}(x_0)^2 \cdot \Delta x + \dots \quad (7)$$

Ograniczając rozwiązanie wyłącznie do wyrazu pierwszego rzędu mamy natomiast:

$$f(x) = f(x_0) + f'(x_0) \cdot \Delta x \quad (8)$$

W naszym przypadku,  $f(x)$  oraz  $f(x_0)$  to kolejno:

$$f(x) = \rho_r^s = \sqrt{(x^s - x)^2 + (y^s - y)^2 + (z^s - z)^2} \quad (9a)$$

$$f(x_0) = \rho_0^s = \sqrt{(x^s - x_0)^2 + (y^s - y_0)^2 + (z^s - z_0)^2} \quad (9b)$$

Zatem korzystając z (8) możemy powiązać ze sobą wartości odległości geometrycznych dla szukanej pozycji odbiornika oraz współrzędnych przybliżonych.

3. Mając funkcję wielu zmiennych, a taką jest  $f(x)$ :  $f(x, y, z)$ , równanie (8) zapiszemy z wykorzystaniem pochodnych cząstkowych jako:

$$f(x) = f(x_0) + \frac{\delta f(x_0, y_0, z_0)}{\delta x_0} \cdot \Delta x + \frac{\delta f(x_0, y_0, z_0)}{\delta y_0} \cdot \Delta y + \frac{\delta f(x_0, y_0, z_0)}{\delta z_0} \cdot \Delta z \quad (10)$$

4. Pochodne cząstkowe funkcji  $f(x_0)$  zapiszemy następująco (mamy funkcję złożoną - wykorzystujemy zasadę, że pochodna funkcji złożonej jest iloczynem pochodnej funkcji wewnętrznej oraz zewnętrznej)

*Dla współrzędnej  $x$  (dla pozostałych obliczenia są analogiczne)*

$$\begin{aligned}
\frac{\delta f(x_0, y_0, z_0)}{\delta x_0} &= [\sqrt{(x^s - x_0)^2 + (y^s - y_0)^2 + (z^s - z_0)^2}]' = \\
&= \frac{1}{2\sqrt{(x^s - x_0)^2 + (y^s - y_0)^2 + (z^s - z_0)^2}} \cdot \frac{[(x^s - x_0)^2]'}{1} = \\
&= \frac{1}{2\sqrt{(x^s - x_0)^2 + (y^s - y_0)^2 + (z^s - z_0)^2}} \cdot \frac{-2x_s + 2x_0}{1} = \\
&= \frac{-(x^s - x_0)}{\sqrt{(x^s - x_0)^2 + (y^s - y_0)^2 + (z^s - z_0)^2}} = \frac{-(x^s - x_0)}{\rho_0^s}
\end{aligned} \tag{11}$$

5. Podstawiając wyznaczone w (11) pochodne cząstkowe do (10), otrzymamy:

$$\rho_r^s = \rho_0^s + \frac{-(x^s - x_0)}{\rho_0^s} \cdot \Delta x + \frac{-(y^s - y_0)}{\rho_0^s} \cdot \Delta y + \frac{-(z^s - z_0)}{\rho_0^s} \cdot \Delta z \tag{12}$$

6. Podstawiając pod  $\rho_r^s$  z równania (12), wartość pseudoodległości z równania (4) dostaniemy *zlinearyzowaną postać równania pseudoodległości*:

$$P_r^s - c\delta t_r = \rho_0^s + \frac{-(x^s - x_0)}{\rho_0^s} \cdot \Delta x + \frac{-(y^s - y_0)}{\rho_0^s} \cdot \Delta y + \frac{-(z^s - z_0)}{\rho_0^s} \cdot \Delta z \tag{13}$$

7. Przenosząc na prawą stronę równania poprawkę zegara odbiornika, natomiast na lewą stronę odległość geometryczną dla współrzędnych przybliżonych (wartość obliczoną), otrzymujemy postać, iż po lewej stronie równania mamy różnicę wartości pomierzonej  $P_r^s$  i obliczonej  $\rho_0^s$ , a po prawej wartości szukane (3 współrzędne XYZ oraz poprawka do zegara odbiornika) w postaci zlinearyzowanej. I to jest nasze równanie obserwacyjne.

$$\Delta P = P_r^s - \rho_0^s = \frac{-(x^s - x_0)}{\rho_0^s} \cdot \Delta x + \frac{-(y^s - y_0)}{\rho_0^s} \cdot \Delta y + \frac{-(z^s - z_0)}{\rho_0^s} \cdot \Delta z + c\delta t_r \tag{14}$$

8. Zaniedbując obecność błędów przypadkowych, (14) zapisać można w postaci macierzowej:

$$[\Delta P] = \begin{bmatrix} \frac{-(x^s - x_0)}{\rho_0^s} & \frac{-(y^s - y_0)}{\rho_0^s} & \frac{-(z^s - z_0)}{\rho_0^s} & 1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} \Delta x \\ \Delta y \\ \Delta z \\ c\delta t_r \end{bmatrix} \tag{15}$$

9. Równanie (15) przedstawia sytuację dla jednego satelity. Ponieważ w procesie wyznaczania pozycji wykorzystujemy obserwacje do kilku (lub więcej) satelitów, należy zapisać je dla  $n$  satelitów:

$$\begin{matrix} \begin{bmatrix} \Delta P_1 \\ \Delta P_2 \\ \vdots \\ \Delta P_n \end{bmatrix} \\ \mathbf{L} \end{matrix} = \begin{matrix} \begin{bmatrix} \frac{-(x^{s1} - x_0)}{\rho_0^{s1}} & \frac{-(y^{s1} - y_0)}{\rho_0^{s1}} & \frac{-(z^{s1} - z_0)}{\rho_0^{s1}} & 1 \\ \frac{-(x^{s2} - x_0)}{\rho_0^{s2}} & \frac{-(y^{s2} - y_0)}{\rho_0^{s2}} & \frac{-(z^{s2} - z_0)}{\rho_0^{s2}} & 1 \\ \vdots & \vdots & \vdots & \vdots \\ \frac{-(x^{sn} - x_0)}{\rho_0^{sn}} & \frac{-(y^{sn} - y_0)}{\rho_0^{sn}} & \frac{-(z^{sn} - z_0)}{\rho_0^{sn}} & 1 \end{bmatrix} \\ \mathbf{A} \end{matrix} \begin{matrix} \begin{bmatrix} \Delta x \\ \Delta y \\ \Delta z \\ c\delta t_r \end{bmatrix} \\ \mathbf{x} \end{matrix} \quad (16)$$

Zatem, stosując zapis macierzowy możemy zapisać to równanie w postaci:

$$\mathbf{L} = \mathbf{A}\mathbf{x} \quad (17)$$

gdzie:

- $\mathbf{L}$  - wektor wyrazów wolnych (wektor  $\Delta P$ )
- $\mathbf{A}$  - macierz współczynników przy niewiadomych (macierz równań obserwacyjnych)
- $\mathbf{x}$  - wektor niewiadomych (wektor  $[\Delta x, \Delta y, \Delta z, c\delta t_r]^T$ )

Ponieważ pomiary GNSS obarczone są wpływem błędów pomiarowych, równanie (17) należy zapisać z uwzględnieniem tych błędów: wektor  $\mathbf{v}$  to wektor błędów (poprawek obserwacyjnych)

$$\mathbf{L} = \mathbf{A}\mathbf{x} + \mathbf{v} \quad (18)$$

Należy zwrócić uwagę, iż budując macierz  $\mathbf{A}$  nie potrzebne są nam żadne obserwacje. Mierzone przez odbiornik pseudoodległości zawarte są w wektorze wyrazów wolnych  $\mathbf{L}$ . Macierz współczynników  $\mathbf{A}$  reprezentuje wyłącznie geometrię satelitów. Należy zauważyć, że elementy macierzy  $\mathbf{A}$  są to *cosinusy kierunkowe* wektora satelita-odbiornik (oczywiście poza ostatnią kolumną) - przyrost danej współrzędnej podzielony przez długość odcinka.

Wyznaczając wartości współczynników DOP potrzebna jest nam właśnie macierz  $\mathbf{A}$ .

## 2.1 Rozwiązanie metodą najmniejszych kwadratów

Chcąc wyznaczyć pozycję w obserwacjach GNSS, należy rozwiązać równanie (18). Ponieważ pomiary obarczone są wpływem błędów przypadkowych (wektor  $\mathbf{v}$ ) oraz wykonujemy obserwacje z pewną nadliczbowością (4 niewiadome, natomiast możemy mieć dużo więcej równań obserwacyjnych) rozwiązanie tego równania wykonuje się metodą *najmniejszych kwadratów*. Metoda ta umożliwia optymalizację rozwiązania do warunku  $\mathbf{v}^T \mathbf{v} = \min$  (lub inaczej:  $|\mathbf{v}\mathbf{v}| = \min$ ).

Rozwiązaniem równania (18) jest:

$$\mathbf{x} = -(\mathbf{A}^T \mathbf{A})^{-1} \mathbf{A}^T \mathbf{L} \quad (19)$$

### 3 Wyznaczenie współczynników DOP

1. Macierz  $\mathbf{Q} = (\mathbf{A}^T \mathbf{A})^{-1}$  jest tak zwaną macierzą wariancyjno-kowariancyjną. Zawiera ona współczynniki wariancji i kowariancji poszczególnych niewiadomych zawartych w wektorze  $\mathbf{x}$ . Na ich podstawie wyznaczone są m.in. parametry opisujące precyzję wyznaczenia pozycji, określane jako współczynniki DOP. Macierz  $\mathbf{Q}$  jest postaci:

$$\mathbf{Q} = \begin{bmatrix} q_x & q_{xy} & q_{xz} & q_{xt} \\ q_{xy} & q_y & q_{yz} & q_{yt} \\ q_{xz} & q_{yz} & q_z & q_{zt} \\ q_{xt} & q_{yt} & q_{zt} & q_t \end{bmatrix} \quad (20)$$

w której elementy na przekątnej opisują wariancję zmiennych oraz elementy poza przekątną opisują kowariancję zmiennych.

Na podstawie tej macierzy możemy policzyć wartości współczynników DOP:

- GDOP

$$GDOP = \sqrt{q_x + q_y + q_z + q_t} \quad (21)$$

- PDOP

$$PDOP = \sqrt{q_x + q_y + q_z} \quad (22)$$

- TDOP

$$TDOP = \sqrt{q_t} \quad (23)$$

Natomiast, wykonując transformację macierzy  $\mathbf{Q}$  będącej w układzie ECEF do układu topocentrycznego *neu*, wykorzystując macierz obrotu  $R_{neu}$

$$R_{neu} = \begin{bmatrix} -\sin\varphi\cos\lambda & -\sin\lambda & \cos\varphi\cos\lambda \\ -\sin\varphi\sin\lambda & \cos\lambda & \cos\varphi\sin\lambda \\ \cos\varphi & 0 & \sin\varphi \end{bmatrix} \quad (24)$$

gdzie  $\varphi$  oraz  $\lambda$  są to współrzędne miejsca obserwacji.

$$\mathbf{Q}_{neu} = \mathbf{R}^T \mathbf{Q}_{xyz} \mathbf{R} \quad (25)$$

uwaga!

obrotowi do układu *neu* podlega wyłącznie macierz  $\mathbf{Q}$  w postaci  $3 \times 3$ , bez ostatniego wiersza i kolumny.

$$\mathbf{Q}_{neu} = \begin{bmatrix} q_n & q_{ne} & q_{nu} \\ q_{ne} & q_e & q_{eu} \\ q_{nu} & q_{eu} & q_u \end{bmatrix} \quad (26)$$

Korzystając z macierz  $\mathbf{Q}_{neu}$  możemy wyznaczyć dodatkowo współczynniki DOP związane z lokalnym układem topocentrycznym:

- **HDOP**

$$HDOP = \sqrt{q_n + q_e} \quad (27)$$

- **VDOP**

$$VDOP = \sqrt{q_u} \quad (28)$$

Ponadto, korzystając z wartości na całej przekątnej, możemy ponownie wyznaczyć wartość współczynnika PDOP. Wartość ta powinna być równa współczynnikowi PDOP obliczonemu z macierzy  $Q$  w układzie ECEF.

- **PDOP<sub>neu</sub>**

$$PDOP = \sqrt{q_n + q_e + q_u} \quad (29)$$

kontrola:

$$PDOP = PDOP_{neu} \quad (30)$$