理解するための GPS測位計算プログラム入門

(その1) WGS84 と座標変換のはなし

独立行政法人 電子航法研究所 福島 荘之介

1. はじめに

衛星関連を勉強しはじめた無線技術者の方から、「GPSの測位原理は習ったんですが、実際にはどう計算するんですか?教科書に数式はあるんですが、自分で計算しても、思うようにいかないんです」というご質問を頂くことがある。確かにGPSを基礎から説明した良書[1.1-1.5]は既にあり、測位計算の方法についても詳細に説明されている。しかし、「この式から実施にどう数値計算するか」を扱った解説はなく、実際に計算するには高い障壁を感じる方も多いかもしれない。また、教科書の式のとおりに計算しても、市販の受信機と同じ結果になるとは限らない。

そこで、本稿ではなるべく簡単に、GPSでよく扱う数値計算の手法を紹介し、市販の受信機との計算結果の比較を試みる。また、自作のC言語のソースプログラムを掲載し、読者がパーソナルコンピュータを使用して、実際に計算の過程を確認したり、改良を試みられるようにする。ただし、紙面に多量のプログラムリストを掲載することを避け、説明のための最小限に留めて残りはインターネットで配布する。また、1回が1つの話題で完結するようにし、以下の順で3回程度の解説を行いたい。

- 1. WGS84と座標変換のはなし
- 2. GPS衛星の軌道計算のはなし
- 3. 測位計算のはなし

読者の対象は、GPSを勉強しはじめた若手の技術者、または若手でなくてもGPSの測位原理は、概念的に理解しているが、さらに一歩、二歩進んだ厳密な理解を望んでいる技術者としたい。

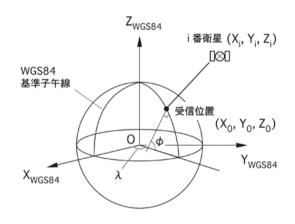


図1. 1:WGS84 座標系

2. 「WGS84」って何ですか?

WGS84(World Geodetic System 1984)は、GP Sの基準座標系(図1. 1)であり、重要なのは直交座標(右手系)であるということである。直交座標であれば、例えばi番衛星の位置は、(Xi, Yi, Zi)のように3つの数字の組(ベクトル)で表せる。また、通常地表面近くにある受信位置(例えば航空機位置)も同様に(Xo, Yo, Zo)と表すことができる。これを、地球中心・地球固定直交座標系 ECEF(earth centered, earth fixed)と呼ぶ。この座標系の定義は以下である。

原点 =地球重心

Z軸 =BIH (Bureau International de l'Heure:国

際報時局 ¹)の定義する極運動のCIO (Conventional International Origin:慣用国際原点)の方向に平行

X軸 =WGS84基準子午面(BIHにより定義される経度ゼロ)と平均赤道面の交線

Y軸 = Z, X 軸と右手直交系をなす

平たく言えば、地球の重心(どうやって測るかは別として)を原点として、地球の自転軸の北極方向をZ軸とする。 Z軸に垂直にグリニッジ子午線の方向をX軸として、これらの軸と直交するように右手系でY軸を決めるという意味である。 また極運動とは、自転軸が長周期で半径 10m 程の範囲で円を描くように動いていることを意味しており、 CIOは 1900~1905年の北極の平均位置である。

次に、WGS84 準拠楕円体とは、地球の形状に近似した回転楕円体であり、楕円を Z 軸中心に回転させたものを言う。この楕円の長半径 a と偏平率 f などは定数として与えられている(表1.1)。また、短半径 b、離心率 e と偏平率 f の間には、次の関係がある。

$$e = \sqrt{a^2 - b^2}/a$$

$$f = (a-b)/a$$

この準拠楕円体を用いると、さきほど ECEF で表した受信位置は、緯度(ϕ)、経度(λ)、楕円対高(h)で表すことができる。これを**測地座標**という。 λ は受信位置の子午線と基準子午線が赤道面上でなす角、 ϕ は受信位置の子午線の接線からおろした垂線(垂直線)が赤道面と交わる角である(ECEF 座標の原点を通らないことに注意)。また、hは楕円体からの高さ(垂直線方向)であり、平均海面レベルを基準とするジオイド高とは異なる。

以上から地球上または空間の位置は、WGS84 座標系によって、ECEF 直交座標または測地座標 で表示できることがわかる。これらの座標上の位置 は相互に変換が可能であり、 (ϕ, λ, h) が与えら

表1.1:WGS84 座標の定数

記号(単位)	パラメータ	定数
a (m)	赤道面平均半径	6 378 137
f	扁平率	1/298.257 223 563
Ω-dot (rad/s)	平均自転速度	7.292 115 146 7E-5
GM (m ³ /s ²)	重力定数	3.986 005E14
C (m/s)	光速	2.997 924 58E8

れたとき、(x, y, z)は、

$$x = (N + h)\cos\phi\cos\lambda$$

$$y = (N + h)\cos\phi\sin\lambda$$

$$z = \{N(1-e^2) + h\}\sin\phi$$

と計算することができる。ここで、

$$N = a / \sqrt{1 - e^2 \sin^2 \phi}$$

$$e^2 = 2f - f^2$$

である。また逆に、(X, Y, Z)から (ϕ, λ, h) に変換するには、

$$\phi = \tan^{-1}\{(z + e'^2 b \sin^3 \theta) / (p - e^2 a \cos^3 \theta)\}$$

$$\lambda = \tan^{-1}(y/x)$$

$$h = (p/\cos\phi) - N$$

と近似式を使えばよい。ただし,

$$p = \sqrt{x^2 + y^2}$$

 $\theta = \tan^{-1}(za/pb)$

$$e^2 = (a^2 - b^2)/a^2$$

$$e'^2 = (a^2 - b^2)/b^2$$

である。これらの式の導出は、測地学の良書[1.6] に詳しい解説がある。

変換プログラムをつくる (ECEF 座標⇔測 地座標)

以上の計算をC言語のプログラムで書いた例(リスト1.1:blh_ecef.c)を紹介する。このプログラムは短いので全文を載せる。リストは2つの関数を含んでいて、blh2ecef()は測地座標から ECEF 直交座標への変換を、ecef2blh()はその逆変換を行う。引

¹ BIH は 1988 年から IERS(International Earth Rotation Service: 国際地球回転事業)の一部として組織を改編した.

数と返値は vector 型の構造体で,これは**リスト1.3** で定義している(後で使うために matrix 型も定義しておく)。また, **リスト1.2**には**表1.1**で示した定数パラメータなどを定義する。GPSの計算では,

$\pi = 3.1415926535898$

とする約束がある[1.7]。main()は、サンプルデータを使いこれらの関数を実行して動作をチェックする。サンプルの位置は、仙台空港内にある電子航法研究所の基準点である。main()では、まずこの測地座標を ECEF 直交座標に変換し、次に得られた ECEF 座標から測地座標に逆変換する。リスト1.1の最後の「結果」と同じ値が出力され、初めに与えた値に戻れば成功である。ここで緯経度の桁数に関する注意を1つ。1センチメートルの精度を必要とする場合、緯経度(度の単位)は小数点以下8桁で十分である。また、度分秒で{DD、MM、SS. SSSS}と表示する場合には、SS.SSS は小数点以下4桁で十分である。これは、「緯度の1分はおよそ1NM(1852m)に相当する」という覚えやすい事実から概算できる。

4. 自分の位置を中心に(地平座標へ変換)

ECEF 直交座標を用いると、地球上または空間の位置を(X, Y, Z)で表すことができる。しかし、我々が実際に必要な量は、自分の立っている場所から見た対象物(例えば飛行機)の距離や方位角、仰角といった値である。このためには、地平直交座標を定義し、ECEF 直交座標から変換する必要がある。地平直交座標は、水平線座標、局所座標とも呼ばれる。地平直交座標は、図1.2に示すように、地表面付近のある点を原点として、天頂方向(垂直線の上方向)にZ軸の正を、これに直角に東方向にX軸を、北方向にY軸をとる。このため、ENU座標(East, North, Up)と呼ばれることもある。Z軸の負の方向は鉛直線方向(重力の働く方向)と厳密には異なる。しかし、その差は大きくても数十秒程度と言われている。

ECEF 直交座標から地平直交座標への変換は、回転と原点移動のみによって実現される。ある直交座標系をある軸の周りに回転させると、回転後の

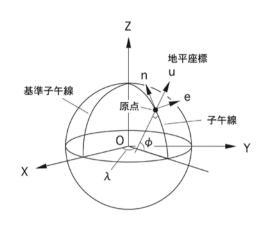


図1.2:地平座標への変換

位置 y は、回転行列 R と回転前の位置 x によって、y = R x

と表される。A 軸の周りに右ネジの方向に θ 回転 する行列を $R(A,\theta)$ と表せば、

$$R(x,\theta) = \begin{pmatrix} 1 & 0 & 0 \\ 0 & \cos\theta & \sin\theta \\ 0 & -\sin\theta & \cos\theta \end{pmatrix}$$

$$R(y,\theta) = \begin{pmatrix} \cos\theta & 0 & -\sin\theta \\ 0 & 1 & 0 \\ \sin\theta & 0 & \cos\theta \end{pmatrix}$$

$$R(z,\theta) = \begin{pmatrix} \cos\theta & \sin\theta & 0 \\ -\sin\theta & \cos\theta & 0 \\ 0 & 0 & 1 \end{pmatrix}$$

となる。図1. 2を見ながら、この変換を考える。まず、ECEF 直交座標を Z 軸中心に λ 度回転し、基準子午線を原点の子午線に一致させる(Z 軸の正を親指の方向に右手で持ち、右ねじの方向に回すという意味)。次に、Y 軸中心に($90-\phi$) 度回転し、Z 軸を原点の天頂方向に一致させる。このとき、X 軸は南を向いているので、さらに Z 軸中心に 90 度回転させて、東方向に向ける。最後に原点を移動させる。これを、回転行列の積の順序に注意して書

けば、地平座標での位置 (e, n, u)は、ECEF 直交座標での位置 (x, y, z)と原点の位置 (x_0, y_0, z_0) で、

$$\begin{pmatrix} e \\ n \\ u \end{pmatrix} = R(z,90) R(y,90-\phi) R(z,\lambda) \begin{pmatrix} x-x_0 \\ y-y_0 \\ z-z_0 \end{pmatrix}$$

と表せる。

滑走路の長さは? (地平座標への変換 プログラム)

このプログラムも、内容を眺めていただく意味で **リスト1.4** に掲載する。 関数 rotx(), roty(), rotz()は, それぞれ, X,Y,Z 軸周りの回転行列であり, 返値は さきほど定義した構造体の matrix 型を使う。 ecef2enu()は、座標変換を行っている部分である。 行列とベクトルの積 (matvec) や行列どうしの積 (matmat)というような関数は一般的なものなので、 別プログラム(math util.c)にまとめた(掲載はせず, インターネットで配布する)。また,動作チェック用 の main()では, ecef2blh()を使う。従って, リスト1. 4を実行するためには、math util.c と blh ecef.c を 同時に make する必要がある。チェック用の main() で使う変換位置は、仙台空港の B 滑走路 27 側の 進入側の末端(滑走路中心線上)の緯経度である (図1.3)。これを反対 09 側の末端の位置を原点 とした地平直交座標上の位置で示す。実行結果が リスト末にある result= の値になれば成功である。 地平座標では、ある位置までの距離や角度を簡単 に計算できる。このためリスト1.4の最後では, X-Y 平面上の距離を計算している。この結果, 滑走 路長(length)は 3,000m によく一致していることが わかる。また、滑走路の向き(angle)は、東方向か ら左回りに約 7.5 度偏位している。この偏位は、磁 方位を用いる滑走路の標記と地平座標で用いる 真方位との差であり, 仙台付近の磁気偏差 (magnetic deviation) に一致する。

この**リスト1.4**は, 測地座標のある位置(ϕ_1 , λ_1 , h_1)から, 別の位置(ϕ_2 , λ_2 , h_2)までの距離, 方位角, 仰角などが計算できる。読者が身近な位置

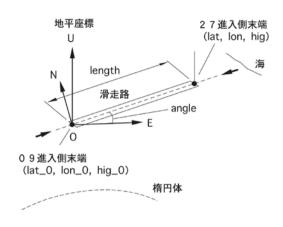


図1.3:地平座標の例(仙台空港B滑走路)

のデータで試されると、様々な応用が可能と思う。 例えば、データとして AIP (Aeronautical Information Publication) にある空港標点、航空保安施設 の位置 2 などを想定できる。または、アンテナの位 置を原点として、レーダの ρ - θ 座標、VORやILS の方位角、高低角に変換することも可能である。

6. おわりに

今回は、プログラムリストが短かったので大部分を掲載しました。次回からは長くなるので説明に必要な最小限に留めるつもりです。本稿で紹介したプログラムリスト、サンプルデータなどは、インターネットの以下のアドレスから配布します(紙面からタイプする必要はありません)。

http://www.enri.go.jp/~fks442/K MUSEN/

コンパイルは Linux の gcc で動作確認しておりますが, 基本的にはどの環境でも動作可能と思います。Windows 版のCコンパイラでの動作例や簡単な Makefile をつけておきますので, 自分の環境に合わせて使ってください。

プログラムは, 自作のため冗長な部分も多く, も しかするとバグが潜んでいる可能性もあります。こ のため, 製品などには使用せずに, 個人の責任で

² ただし、AIPには楕円体高がないので、別に調べる必要があります。

使ってください。プログラムの目的は、本記事のタイトルどおり、**GPS を理解すること**にあります。

今回はプログラムも短く、小手調べといったところですが、次回は衛星の軌道要素から衛星の ECEF直交座標位置を求める計算を紹介する予定です。ご質問、ご意見、ご指摘などありましたら、電子メールでお願いします。

参考文献

- [1.1] 日本測地学会編著,「GPS-人工衛星による精密測位システム-」, 日本測量協会, 1898.
- [1.2] 土屋, 辻, 「GPS測量の基礎」, 日本測量協会, 1999.
- [1.3] 高野, 佐藤, 柏木, 村田, 「宇宙における電波計測と電波航法」, コロナ社, 2000.
- [1.4] "Global Positioning System: Theory and Applications," Vol. 1, Vol. 2, AIAA, 1996.
- [1.5] P. Misra, P. Enge, "GLOBAL POSITIONING SYSTEM: Signals, Measurements, and Performance," Ganga-Jamuna Press, 2001.
- [1.6] 萩原,「測地学入門」, 東京大学出版, 1982. [1.7] "ICD-GPS-200C," Oct. 1993.

表1.2:プログラムの説明

1. プログラム名:blh ecef.c:

目的: (緯度, 経度, 楕円体高)と ECEF 直交座標の(X, Y, Z)の相互変換

動作:

main():メイン:

- ・(緯度 φ, 経度 λ, 楕円体高h)を与える
- ・blh2ecef(): (φ, λ, h)を ECEF 直交座標の (X, Y, Z)に変換
- •ecef2blh(): ECEF 直交座標の(X, Y, Z)を (φ, λ, h)に変換
- •変換結果を表示

2. プログラム名:ecef enu.c

目的: ECEF 直交座標から地平線座標への変換動作:

main():メイン

- ・変換する位置と原点の (ϕ, λ, h) を与える
- ・blh2ecef(): 変換する点を ECEF に変換
- ·blh2ecef(): 原点を ECEF に変換
- ·ecef2enu():ECEF座標を地平座標に変換
 - ・回転変換・原点移動(math_util.c の幾何関数 を使用)
- •変換結果を表示

rotx():回転行列(x 軸を中心に右ねじの方向) roty():回転行列(y軸を中心に右ねじの方向) rotz():回転行列(z軸を中心に右ねじの方向)

3. プログラム名: math util.c

目的: 幾何変換の関数群

関数:

matvec(): 行列とベクトルの乗算 matmat(): 行列と行列の乗算 matinv(): 逆行列を求める factor(): matinv()で使用する

subst(): "
amax(): "

transpose():行列の転置を求める

abs1():絶対値を求める newton():ニュートン法

リスト1. 1 blh_ecef.c

```
WGS84 の緯度,経度,高さと直交座標(ECEF)の変換
 2002.4.25: S.Fukushima(ENRI)
#include <stdio.h>
#include <stdlib.h>
#include <math.h>
#include "def01.h"
#include "str01.h"
vector blh2ecef(double phi, double ramda, double height)
/* 緯度,経度,高さから ECEF 座標に変換 */
 vector ecef;
ecef n = 3:
ecef.a[0] = (NN(phi) + height)*cos(phi*PI/180)*cos(ramda*PI/180);
ecef.a[1] = (NN(phi)+height)*cos(phi*PI/180)*sin(ramda*PI/180);
ecef.a[2] = (NN(phi)*(1-E2)+height)*sin(phi*PI/180);
return ecef;
}
vector ecef2blh(vector ec)
/* ECEF 座標から WGS84 の{緯度,経度,楕円体高}へ変換 */
 vector blh;
int i = 0:
double phi, ramda, height, p;
double x, y, z;
```

```
double sita;
ec.n = 3; blh.n = 3;
x = ec.a[0], y = ec.a[1], z = ec.a[2];
p = \operatorname{sqrt}(x * x + y * y);
sita = (180/PI) * atan2(z*A, p*B);
phi = (180/PI) * atan2(z+ED2*B*(CUB(sin(sita*PI/180))),(p-t))
E2*A*(CUB(cos(sita*PI/180))));
/*--- 経度 */
ramda = (180/PI) * atan2(y,x);
/*--- 高さ */
height = (p / cos(phi*PI/180)) - NN(phi);
blh.a[0] = phi; blh.a[1] = ramda; blh.a[2] = height;
return blh:
/*--- チェック用 */
int main()
 double lat, lon, hig;
 vector ecef, blh;
 lat = 38.13579617;
 lon = 140.91581617;
 hig = 41.940;
 ecef = blh2ecef(lat, lon, hig);
 printf("%.3f %.3f %.3f\n", ecef.a[0], ecef.a[1], ecef.a[2]);
 blh = ecef2blh(ecef);
 printf("%.8f %.8f %.3f\n", blh.a[0], blh.a[1], blh.a[2]);
 結果: -3899086.094 3166914.545 3917336.601
       38.13579617 140.91581617 41.940
```

リスト1.2 def01.h

```
/*--- 定数 */
#define
           MAXN
/*---2乗,3乗*/
#define SQR(x)
                      ((x)*(x))
#define CUB(y)
                     ((y)*(y)*(y))
/*--- WGS84 座標パラメータ */
#define PI
                     3.1415926535898
#define A
                      6378137.0
                                          /* Semi-major axis */
#define ONE_F
                      298.257223563
                                          /* 1/F */
                     (A*(1.0 - 1.0/ONE_F))
#define B
                      ((1.0/ONE_F)*(2-(1.0/ONE_F)))
#define E2
#define ED2
                      (E2*A*A/(B*B))
#define NN(p)
                      (A/sqrt(1.0 - (E2)*SQR(sin(p*PI/180.0))))
                      2.99792458E+08
#define C
                                          /* Speed of light */
                     3.986005E+14
#define MU
                                          /* Earth's universal gravity
#define OMEGADOTE 7.2921151467E-05
                                          /* Earth's rotation rate
 (rad/s) */
#define F
                     4.442807633E-10
                                          /* F sec/m^(1/2) */
```

リスト1. 3 str01.h

```
/*--- ベクトルの定義 */
typedef struct {
 int n;
                                   /* size of vector */
 double a[MAXN];
                                   /* elements of vector */
                                   /* err=1: error */
 int err:
} vector;
/*--- 行列の定義 */
typedef struct {
                                   /* size of raw */
 int n:
                                   /* size of column */
 int m:
 double a[MAXN][MAXN];
                                   /* elements of matrix */
 char message[80];
                                   /* error report */
                                   /* err=1: error */
 int err:
} matrix;
```

```
リスト1. 4 ecef_enu.c
  WGS84 の直交座標(ECEF)から水平線座標(ENU)の変換
 2002.8.27: S.Fukushima(ENRI)
#include <stdio.h>
#include <stdlib.h>
#include <math.h>
#include "def01.h"
#include "str01.h"
extern vector blh2ecef(double, double, double);
extern vector ecef2blh(vector);
extern matrix matmat(matrix *, matrix *);
extern vector matvec(matrix, vector);
matrix rotx(double sita)
/* x 軸回りの sita 度の回転変換: 右ねじの方向 */
{
 matrix rota;
 rota.n = rota.m = 3;
 rota.a[0][0] = 1;
 rota.a[0][1] = 0;
 rota.a[0][2] = 0;
 rota.a[1][0] = 0;
 rota.a[1][1] = cos(sita*PI/180.0);
 rota.a[1][2] = sin(sita*PI/180.0);
 rota.a[2][0] = 0;
 rota.a[2][1] = -sin(sita*PI/180.0);
 rota.a[2][2] = cos(sita*PI/180.0);
 return rota;
matrix roty(double sita)
 matrix rota:
 rota.n = rota.m = 3;
 rota.a[0][0] = cos(sita*PI/180.0);
 rota.a[0][1] = 0;
 rota.a[0][2] = -sin(sita*PI/180.0);
 rota.a[1][0] = 0;
 rota.a[1][1] = 1;
 rota.a[1][2] = 0;
```

```
rota.a[2][0] = sin(sita*PI/180.0);
rota.a[2][1] = 0;
rota.a[2][2] = \cos(\sin^*PI/180.0);
return rota;
matrix rotz(double sita)
 matrix rota:
 rota.n = rota.m = 3;
rota.a[0][0] = cos(sita*PI/180.0);
rota.a[0][1] = sin(sita*PI/180.0);
 rota.a[0][2] = 0;
rota.a[1][0] = -sin(sita*PI/180.0);
rota.a[1][1] = \cos(\sin^*PI/180.0);
 rota.a[1][2] = 0;
rota.a[2][0] = 0;
rota.a[2][1] = 0;
rota.a[2][2] = 1;
return rota;
vector ecef2enu(vector dest, vector origin)
/*--- ECEF 座標を水平線座標(ENU)へ変換する */
{
int i, j;
 vector mov, ret, blh;
 matrix rotyp, rotzp1, rotzp2;
 matrix mat_conv1, mat_conv2;
 origin.n
             = 3;
                        origin.err = 0;
mov.n
            = 3;
                        mov.err = 0;
ret.n = 3; ret.err = 0;
blh = ecef2blh(origin);
rotzp1 = rotz(90.0);
rotyp = roty(90.0 - blh.a[0]);
rotyp2 = rotz(blh.a[1]);
mat_conv1 = matmat(&rotzp1, &rotyp);
mat_conv2 = matmat(&mat_conv1, &rotzp2);
 for(i=0;i<3;i++) mov.a[i] = dest.a[i] - origin.a[i];
ret = matvec(mat_conv2, mov);
 return ret;
/*--- チェック用 */
int main()
 double lat, lon, hig, lat_o, lon_o, hig_o;
 vector ecef, ecef_o, enu;
 lat = 38.14227288; /*--- 変換する位置座標(B27 海側)*/
 lon = 140.93265738;
 hig = 45.664;
 lat_o = 38.13877338;
                                   /*--- 原点の座標(B09 山側) */
 lon_o = 140.89872429;
 hig_o = 44.512;
 ecef = blh2ecef(lat, lon, hig);
 ecef_o = blh2ecef(lat_o, lon_o, hig_o);
 enu = ecef2enu(ecef, ecef_o);
 printf("result= %.3f %.3f %.3f\n", enu.a[0], enu.a[1], enu.a[2]);
```

```
printf("length= %.3f, angle(deg)= %.3f\n",
           sqrt(SQR(enu.a[0])+SQR(enu.a[1])),atand(enu.a[1]/
enu.a[0]));
結果: result= 2974.681 388.988 0.447
      length= 3000.006, angle(deg)= 7.450
```