



سیستم تعیین موقعیت فضایی

مهندس عباسعلی صالح آبادی

- دقت نسبی 1ppm برای طولهای کوتاه از ۱ تا ۱۰ کیلومتر.

کاربردهای سیستم تعیین موقعیت GPS

از کاربردهای مهم این سیستم می‌توان به موارد زیر اشاره کرد:

الف) کاربردهای زمینی؛ که شامل Surveying Mapping (نقشه برداری)، کارهای کاداستر (Cadastral)، کنترل کارهای حمل و نقل و ترافیکی، کنترل حرکات تکنیکی زمین، نشستهای موضعی زمین و استفاده‌های شهری، متراکم سازی شبکه‌های کنترل؛

ب) کاربردهای دریایی؛ شامل کارهای ناوبری Navigation، هیدروگرافی Hydrography، تعیین موقعیت سکوهای دریایی شرکت نفت، تعیین موقعیت جزیره‌های مرجانی Shoal Survey، مین‌یابی در دریا و Scan کردن دریا؛

ج) کاربردهای هوائی؛ فتوگرامتری Photogrammetry به صورت Realtime، کارعکسی، کنترل حمل و نقل، نازده سازی سیستم‌های اینرشیال، استفاده از GPS برای کنترل ماهواره‌های سنجش از دور Remotesensing.

طریقه وصول اطلاعات ماهواره به گیرنده و مصرف کننده

ماهواره ابتدا اطلاعات و داده‌های ناوبری را به پنج ایستگاه کنترل که در مناطق کلرادو اسپرینگ، کوآلین، دبه گورگاسیا، آسانسیون و هاوایی قرار دارند ارسال می‌کند که در واقع این سیگنالها ماهواره را ردیابی می‌کنند.

سپس این ایستگاهها اطلاعات خود را به ایستگاه کنترل ماهواره ارسال می‌کنند که در شهر کلرادو قرار دارد و وظایف آن پرورش داده‌ها، ردگیری ماهواره‌ها و آماده کردن اطلاعات برای ارسال به ماهواره و نظارت بر کنترل روزانه ماهواره‌هاست.

سپس این داده‌ها به سه آنتن زمینی دیگر ارسال می‌شود که توسط این آنتنها

با توجه به پیشرفتهای تکنولوژی GPS و استفاده از این ابزار مهم در دنیا، آگاهی از روشهای مختلف تعیین موقعیت توسط این سیستم ضروری بنظر می‌رسد. دقت بالای این سیستم و جهانی بودن آن دلیلی بر استفاده این سیستم در کلیه کارهای نقشه‌برداری، ژئودزی، هیدروگرافی، کارهای عکسی و ... می‌باشد. به عنوان مقدمه ابتدا مروری بر سیستم GPS و سیستم تعیین موقعیت (N.N.S.S) خواهیم داشت و سپس راجع به معادلات ریاضی و مشاهدات سیستم GPS به طور مفصل و کامل بحث خواهد شد.

به طور کلی تعیین موقعیت بر مبنای فضا از دهه ۶۰ (۱۹۶۰) توسط ناسا (NASA) با سیستم Doppler آغاز شد. اما به دلیل وقت‌گیر بودن و همچنین کم دقت بودن آن در سال ۱۹۷۴ وزارت دفاع آمریکا (DOD) برای مقاصد و احتیاجات نظامی خود اعلام نیاز به یک سیستم دقیق جامع و جهانی تعیین موقعیت کرد. از این جاباه بعد سیستم تعیین موقعیت GPS (Global position System) به وجود آمد و در سال ۱۹۸۳ با پرتاب اولین ماهواره GPS گامی مؤثر در تاریخ نقشه برداری برداشته شد. باروی کارآمدن سیستم GPS تمامی سیستمهای قبلی از دوربینهای بالستیک، داپلر SECOR و LONG - C , OMEGA (N.N.S.S) به تدریج از دور خارج شدند.

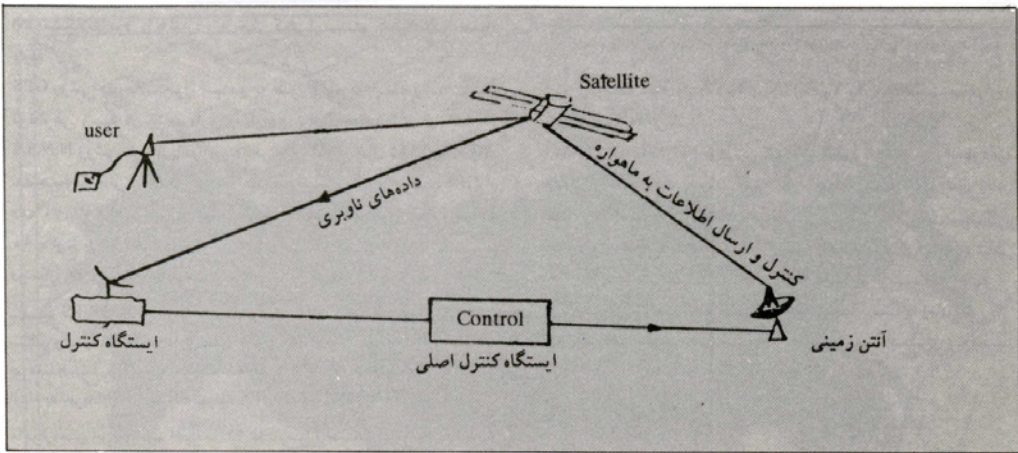
مزایای روش GPS

عملیات در انواع شرایط آب و هوایی امکان پذیر است و می‌تواند در شب یا روز انجام شود؛

- برقراری دید بین ایستگاههای مجاور دیگر معیاری برای تعیین محل آنها نیست؛

- توانایی دید همزمان چند ماهواره با یک گیرنده زمینی؛

- امکان حذف خطاهای مؤثر از قبیل خطاهای یونیسفر و خطای مسیر (Multi Path)



اطلاعات کنترل شده به ماهواره ارسال می‌شود و ماهواره ارسال می‌شود و ماهواره ارسال می‌شود و ماهواره ارسال می‌شود.

مشخصات سیستم GPS

در حال حاضر سیستم تعیین موقعیت جهانی GPS متشکل از ۲۴ به انضمام چند ماهواره کمکی در ارتفاع ۲۰۰۰۰ کیلومتر از سطح زمین قرار دارند که در ۶ مسیر با زاویه میل ۵۵ درجه و پرورد ساعتی ۱۲ ساعته نجومی در گردشند. هر ماهواره GPS دو موج با دو فرکانس در باند (L) امواج الکترو مغناطیسی (L1 و L2) ارسال می‌کند. موج L1 با فرکانس ۱۵۷۵ MHz و موج L2 با فرکانس ۱۲۲۷ MHz می‌باشد طول موجها به ترتیب ۱۹ cm و ۲۴cm می‌باشند. امواج ماهواره‌ها متشکل از: امواج حامل باند L مدوله شده با یک کد استاندارد کد (C/A) Acquisition Coarse و یک کد دقیق (Precies) P و یک کد دربانوردی و مختصات ماهواره به صورت توابع زمانی است.

ماهواره‌های GPS به خاطر ارتفاع زیادشان از بخش بزرگی از زمین قابل رؤیت‌اند به طوری که اگر ماهواره‌ای دقیقاً در بالای کشور کانادا باشد از این ماهواره در کشور یونان هم می‌توان استفاده کرد. البته ماهواره‌ها موقعی قابل رؤیت‌اند که زاویه ارتفاعی (Elevation Musk. Ang) آنها ۱۰ تا ۱۵ درجه باشد این زاویه را زاویه ماسک گویند و دلیل وجود زاویه ماسک وجود خطای انکسار یونیسفر در روی سیگنال ماهواره است.

در GPS دو نوع کد مورد استفاده است کد C/A و کد P. کد C/A به معنای اکتساب غیردقیق می‌باشد که بر روی سیگنال L1 مدوله شده می‌باشد. کد P به معنای کد دقیق است که پرورد آن حدود ۲۳۰ روز می‌باشد. از این کد فقط در امور نظامی استفاده می‌شود.

موج حامل L1 با هر دو کد C/A و P مدوله می‌شود ولی موج L2 فقط با کد P مدوله می‌شود. بدین ترتیب می‌توان با استفاده از یک گیرنده دو

فرکانسه اثر لایه یونیسفر را بر روی امواج ارسالی محاسبه کرد. در مورد هرکاری که از نقطه نظر مهندسی مطرح می‌باشد (مهندس نقشه برداری) از جمله GPS سه اصل زیر بایستی مشخص باشند:

- (۱) نقطه معلوم؛
- (۲) مشاهدات؛

(۳) مدل‌های ریاضی.

سیستم تعیین موقعیتی که به شرح آن خواهیم پرداخت یکی از پیشرفته‌ترین سیستم‌های تعیین موقعیت به روش ماهواره می‌باشد که هم اکنون از آن در ناوبری، فتوگرامتری و ... استفاده می‌شود. نمونه‌های دیگر این سیستم همچون سیستم تعیین موقعیت داپلر می‌باشد N.N.S.S یا Navy Navigation Satellite System می‌باشد. این سیستم از ۶ ماهواره که در ارتفاع حدود ۱۰۷۵ کیلومتری سطح زمین می‌باشد در مسیرهای قطبی که با مدار استوای زمین زاویه ۹۰ درجه را می‌سازند در حال چرخشند. در حال حاضر ۵ ماهواره از این سیستم که فعال می‌باشد دارای پرورد ۱۰۷ دقیقه می‌باشند و دارای دو فرکانس موج حاملی هستند که یکی ۱۵۰ MHz و دیگری ۴۰۰ MHz فرکانس دارند. دارای دقتی در حدود چند سانتیمتر می‌باشند در صورتی که این دقت احتیاج به ۲ روز مشاهده مستوایی و مداوم دارد از خطوط مکانی تعیین موقعیتی SOP هذلولی (Hyperbolic: Surface Of Position) استفاده می‌کنند و دارای سیستم ارسال امواج منقطع (هر دو دقیقه یکبار) می‌باشد.

به دلیل آنکه تمامی مشخصات یاد شده فوق در مقایسه با سیستم GPS بسیار ضعیفتر می‌باشد بنابراین دلیلی بر ادامه فعالیت ماهواره‌های ترانزیت (داپلر) وجود نخواهد داشت بهرحال در آتی نزدیک سیستم N.N.S.S در تعیین مختصات نقاط زمینی نقشی به عهده نخواهد داشت چرا که GPS می‌تواند با دقتی به مراتب بالاتر و بهتر و در مدت زمانی کمتر تعیین مختصات نقاط را انجام دهد.

علیرغم تمامی مشکلاتی که برای سیستم داپلر برشمرده‌ایم، سیستم GPS



$$N_n = \frac{FG}{C \sqrt{\{(X_n - X_0)^2 + (Y_n - Y_0)^2 + (Z_n - Z_0)^2\}^{1/2} + \{(X_{n-1} - X_0)^2 + (Y_{n-1} - Y_0)^2 + (Z_{n-1} - Z_0)^2\}^{1/2}}}$$

که در رابطه فوق $(X_{n-1}, Y_{n-1}, Z_{n-1})$ مختصات ماهواره در لحظات T_{n-1} تا T_n می باشد.

با تشکیل ۳ رابطه از نوع فوق بین ۳ فاصله زمانی می توان این مجهولات را بدست آورد. اطلاعات اضافی یعنی تکرار مشاهدات به میزان بسیار زیاد در زمان کوتاه با وجود این اطلاعات استفاده از متد کمترین مربعات محتملترین مقدار برابری مجهولات به دست می آوریم. اطلاعات ارسالی ماهواره شامل:

- (۱) پارامترهای مشخص کننده قانون کیلر و تغییرات آن نسبت به زمان؛
- (۲) پارامترهای شکل و اندازه مسیر و تغییرات آنها نسبت به زمان؛
- (۳) پارامترهای تبدیل مختصات ماهواره ای از سیستم مسیری به سیستم زمینی؛
- (۴) زمان نجومی گرینویچ.

۲) روش تعیین مختصات شبه فاصله سنجی

یکی از خصوصیات بسیار مهم GPS ارسال اطلاعات به صورت کد است البته ذکر این نکته ضروری است تمامی انواع گیرنده هایی که موجود است و تعداد آنها به ۲۶ نوع می رسد قادر به دریافت کدهایی که از ماهواره ارسال می شوند نیستند و بنابراین روش استفاده از شبه فاصله ها فقط مختص گیرنده هایی است که مجهز به سیستم دریافت کد (code) و دی کد (decode) باشند. در مورد جزئیات این روش در مطالب بعدی به شرح و تفصیل خواهیم پرداخت.

۳) تعیین مختصات به روش استفاده از موج حامل بازسازی شده یا سنجش اختلاف فاز حاصل.

با توجه به اینکه فرکانس در دو کد P و C/A نسبت به فرکانس امواج حامل L1 و L2 بسیار کمتر است. اگر به نحوی بتوان در سنجش فواصل و نهایتاً تعیین مختصات از این دو موج استفاده نمود و به نتایج بسیار دقیقتری می توان رسید. با توجه به اینکه بر روی امواج حامل به وسیله یک یا هر دو کد مزبور مدولاسیون فاز انجام گرفته بنابراین برای استفاده از این تکنیک دقیق تعیین مختصات باید این مدولاسیون از روی امواج حامل حذف گردد روش حذف مدولاسیون به نوع گیرنده بستگی دارد:

- (۱) گیرنده های کد (CORRELATION)؛
- (۲) گیرنده های مربع کننده کد (CODE SQUARING CHANNEL)؛
- (۳) گیرنده های سنجنده فاز کد (CODE PHASE CHANNEL).

روشهای تفاضلی - DIFERANTIAL GPS در سنجشهای

به دلیل آنکه گیرنده های غیرنظامی که فقط در ارتباط یک طرفه با ماهواره هستند قادر به دریافت کد که دارای پریود ۲۳۰ روزه می باشد نیستند و اینکه پارامترهای دقیق تعیین مختصات ماهواره در اختیار بخش غیرنظامی قرار می گیرد تعیین یک نقطه به تنهایی به صورت دقیق امکان پذیر نیست در

اکثر مشکلات فوق را یا ندارد و یا خیلی کمتر از سیستم N.N.S.S به همراه دارد.

GPS روشی در حال تحول است و به طور قطع در آینده و به تدریج موضوعی وسیع در نقشه برداری و ژئودزی تبدیل خواهد شد. در مقابل آن N.N.S.S روشی در حال انقراض به نظر می رسد و از سال ۱۹۹۵ میلادی به بعد هیچ اطلاعاتی در آن تزریق نخواهد شد. سیستم تعیین موقعیت GPS از دهه ۷۰ شروع به طرح ریزی شد و در دهه ۸۰ به بهره برداری رسید و در دهه ۹۰ به اوج مراحل خود رسید.

در حال حاضر امکانات محدود و کمی برای اجراء روشهای ماهواره ای با سیستم GPS در ایران موجود است و بجز دو سازمان جغرافیایی نیروهای مسلح و سازمان نقشه برداری سایر ارگانها به ندرت از امکانات این سیستم بهره مند هستند و اخیراً هم دانشکده عمران دانشگاه صنعتی خواجه نصیر اقدام به خریداری ۳ دستگاه گیرنده GPS اشtek (Ashtec) کرده است.

ماهواره های این سیستم اخیراً به ۲۴ عدد رسیده است که در ۶ مدار با زاویه میل ۵۵ درجه نسبت به مدارهای زمین در حال دوران می باشند. این ماهواره ها در ارتفاع ۲۰۰۰۰ کیلومتر از سطح زمین می باشند و دارای پریود حرکتی ۱۲ ساعتی نجومی بوده دارای دو فرکانس موج حامل می باشند یکی $L1 = 157.42 \text{ MHz}$ و دیگری با فرکانس $L2 = 1227.60 \text{ MHz}$ می باشد. دارای دقتی معادل سانتیمتر می باشد که رسیدن به این دقت احتیاج به یکساعت انجام مشاهده دارد. از خطوط تعیین دایره ای استفاده می کنند (Circle line of position) و ارسال امواج به طور پیوسته می باشد.

این ماهواره ها در حرکت شبانه روزی زمین شرکت نداشته بلکه تنها در حرکت انتقالی با این سیستم سهم هستند. ماهواره ها اطلاعات و پارامترهای گوناگونی را که به وسیله آنها می توان مختصات ماهواره را در ابتداء سیستم مسیر Orbital coordinate system و سپس در سیستم متوسط زمینی A.T به دست آورد را ارسال می کنند. در GPS برای تعیین مختصات مطلق یک نقطه ۳ روش مطلق یاد شده:

- (۱) تعیین موقعیت مطلق؛
- (۲) روش شبه فاصله سنجی؛
- (۳) روش سنجش اختلاف فاز حاصل.

۱ - روش تعیین موقعیت مطلق: در سیستم ماهواره ای دو موج همسان در ماهواره و در دستگاه گیرنده ایجاد می گردد. موج تولید شده از ماهواره ارسال و درگیرنده دریافت می شود. فرکانس این موج در لحظات ارسال و دریافت به وسیله گیرنده ثبت می شود و به این فرکانس داپلر شیفت می گویند و میزان آن بستگی به سرعت و جهت و حرکت ماهواره نسبت به گیرنده دارد. اصولاً سیستم GPS به روش داپلر شیفت جهت تعیین موقعیت نقشه برداری کار نمی کند.

با توجه به مطالب فوق و نیز با معلوم بودن فرکانسهای FG و ارسالی FO و نیز شمارش داپلر که به وسیله گیرنده سنجنده می شود می توان ۳ مجهول (XO, YO, ZO) را از رابطه زیر به دست آورد.

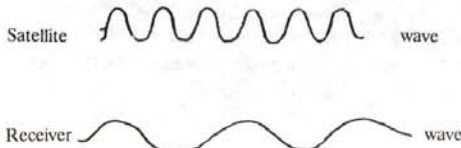


معادله مشاهده شده Pseudo ranger measurment شبیه فاصله سنجی که همان فاصله بین ماهواره ناگیرنده است به فرم زیر می باشد:

$$P = \rho + \phi\rho + C(dt - dT) + \text{dion} + \text{dtrop} + \varepsilon(P)$$

که در آن:

dT ، خطای ساعت گیرنده؛
 C ، سرعت موج؛
 dP ، خطای مسیر؛
 dtrop ، خطای تروپوسفر؛
 $\varepsilon(P)$ شامل نویزگیرنده و مولتی پت.
 همچنین همان طور که قبلاً گفته شده بود در روش (ج) تعیین موقعیت با استفاده از موج حامل بازسازی شده بود (Carrier Beat phase) اشاره شد که این روش براساس یک اختلاف فاز بین موج حامل رسیده از ماهواره و موج حامل بازسازی شده توسط نوسان ساز با فرکانس اسمی گیرنده می باشد. اندازه گیری با این روش دارای فاصله سنجی دقیق می باشد اما با تعدادی دوره های ابهام فاز و خطا (در شکل زیر فاز حامل و فازهای گیرنده و ماهوار را می بینید) در موج حامل مواجه هستیم.



معادله مشاهده این روش عبارت است از:

$$\Phi = \rho + \phi\rho + C(dt-dT) + \lambda N - \text{dion} + \text{dtrop} + \varepsilon(\Phi)$$

که در آن λ طول موج و N ابهام فاز می باشد بقیه عناصر در بالا معرفی شده اند. حال پس از بررسی روشهای تعیین موقعیت GPS و روشهای تفاضلی که شامل تفاضلی یگانه و دوگانه و سه گانه است می پردازیم.

روش تفاضلی یگانه - Single Difference

در این روش اختلاف شبه فاصله یا فازهای امواج حامل دریافت شده در هر ایستگاه زمینی به طور همزمان انجام می شود و خطای ساعت ماهواره حذف می شود و خطای یونیسفر و تروپوسفر کاهش پیدا می کند.

بایستی دقت داشت فقط در صورتی که ۲ ماهواره و یک گیرنده موجود باشد خطای ساعت گیرنده حذف می شود. در شکل زیر نمایش وضعیت فرمولهای روشهای تفاضلی یگانه را ملاحظه می کنید.

همانطور که قبلاً توضیح داده شد علامت سمبولیک Δ برای حالت روشهای تفاضلی یگانه استفاده می شود.

$$\Delta P = \Delta\rho + \Delta\phi\rho - C\Delta dt + \Delta\text{dion} + \Delta\text{dtrop} + \Delta\varepsilon(P)$$

$$\Delta\Phi = \Delta\rho + \Delta\phi\rho - C\Delta dt + \Delta\text{dtrop} - \Delta\text{dion} + \Delta\varepsilon(\Phi) + \lambda\Delta N$$

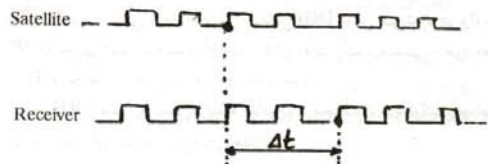
مسائل ژئودتیکی برای دستیابی به مختصات دقیق نقاط از روشهای تفاضلی استفاده می شود در این روشها برحسب امکانات و دقتهای خواسته شده از دو یا چند ایستگاه زمینی که همگی از یک یا چند ماهواره تغذیه می گردند، اطلاعات دریافت می شود.

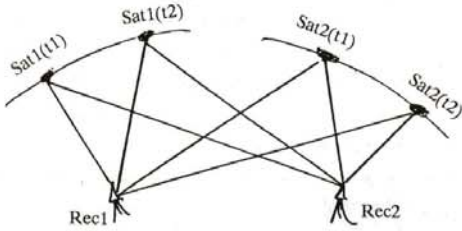
در این مورد با توجه به روش اتخاذ شده می توان خطاهای مربوط به ساعت گیرنده و خطای مسیر ماهواره و خطای تروپوسفریک و یونیسفریک را به میزان بسیار زیادی کاهش داد. روشهای تفاضلی - differential می تواند تفاضلی مرتبه اول یا دوم باشد که در روشهای مرتبه اول می توان حالات دو نقطه زمینی و یک ماهواره و یا یک نقطه زمینی دو ماهواره را اشاره کرد.

همانطور که توضیح داده شد منبع مهم خطا در اندازه گیریهای GPS بین ماهواره ها و گیرنده ها رفتار پیش بینی شده زمان و فرکانسهای استاندارد به کار گرفته شده به عنوان مرجع برای ماهواره و گیرنده می باشد. حتی اگر ماهواره های GPS حامل فرکانسهای استاندارد اتمی باشند ناپایداری اینها هنوز دقت تعیین موقعیت را تا چندین متر محدود می کند و هنوز امکان حذف این اثرات وجود ندارد. در روشهای تفاضلی اختلافات ممکن است بین ماهواره ها، بین گیرنده ها یا بین مبداهای مختلف زمان باشد اگرچه تعداد ترکیبات زیادی امکان پذیر است اما آنچه مورد نظر ماست روشهای تفاضلی یگانه - دوگانه - سه گانه است. با این روشها می توان خطاهایی از قبیل خطای مسیر - ساعت - یونیسفر و تروپوسفر را کاهش داد یا حذف نمود.

چنانچه دو نقطه از یک ماهواره به طور همزمان پیام دریافت کنند می توان موقعیت ماهواره را تشخیص داد. این حالات را به صورت سمبولیک به شکل Δ نمایش می دهیم (روشهای تفاضلی مرتبه اول یا یگانه) که مربوط به گیرنده ها می شود و اگر از یک نقطه به طور همزمان از دو ماهواره اطلاعات دریافت شود آنرا با Δ نمایش می دهیم که مربوط به ماهواره ها می شود و شامل روشهای تفاضلی دوگانه است که از اهمیت بیشتری نسبت به تفاضلهای یگانه برخوردار است و در واقع حالت تفاضلی دوگانه از ترکیب دو حالت تفاضلی یگانه حاصل می شود.

چنانچه قبلاً توضیح داده شد در روش شبه فاصله سنجی (Range Measurement Pseudo) یک اختلاف زمان بین کپی کد GPS ایجاد شده در گیرنده با اصل کد رسیده از ماهواره وجود دارد که با ضرب کردن آن در سرعت نور شبه فاصله به دست می آید. این روش با هر دو کد C/A و P امکان پذیر است. کدهای تولید شده در گیرنده از ساعت خود گیرنده منتج می شوند و کدهای ارسالی ماهواره نیز توسط ساعت ماهواره ایجاد می شود. خطای زمانی در هر دو ساعت گیرنده و ماهواره باعث می شود که فاصله اندازه گیری شده با فاصله هندسی بین ماهواره و گیرنده فرق داشته باشد. شکل زیر مقایسه شکل کدهای تولید شده در ساعت گیرنده و ساعت ماهواره را نشان می دهد.





تعیین زمان رؤیت ماهواره‌ها و ضریب تعدیل داپ

برای انجام عملیات ماهواره‌ای لازم است زمانهای قابل رؤیت بودن ماهواره‌ها مشخص باشد. این تعداد که در اغلب اوقات در حد کافی ۴ عدد است. در تمامی اوقات شبانه روز قابل بهره‌برداری است بدین منظور که هر موقع شبانه روز که اراده به انجام مشاهده کنیم قادر خواهیم بود حداقل با وجود ۴ ماهواره شروع به مشاهده کنیم. اغلب نرم افزارها با توجه به مختصات تقریبی ایستگاهها، وضعیت ماهواره‌ها را با گرافهایی نمایش می‌دهند.

نکته بسیار مهم این است که ترکیب فضایی ماهواره‌ها به ایستگاههای زمینی تأثیر مستقیمی بر میزان خطای مختصات نهایی دارد بدین معنی است که اگر یک ایستگاه زمینی و ۴ ماهواره در ارتباط باشند بایستی که حجم پنج وجهی تشکیل شده در ماگزیمم مقدار خود باشد تا مختصات نهایی دقیقترین حالت خود را داشته باشد. با توجه به این موضوع می‌توان دریافت که تنها قابلیت رؤیت ماهواره‌ها مطرح نیست بلکه می‌باید در مدت زمانی که این رؤیت میسر است.

سنجشها بایستی در زمانی انجام یابند که دقیقترین نتایج ممکنه حاصل شوند بدین منظور معیاری به نام DOP (Dilution of Precision) در نظر گرفته شده که بنا به تعریف DOP عبارت است از نسبت بین دقت تعیین موقعیت و دقت اندازه گیری که به صورت زیر نشان داده می‌شود:

$$\frac{\sigma_{\rho}}{\sigma_0} = \text{DOP}$$

σ_0 = دقت مختصات (انحراف معیار هریک از مختصات)؛

σ_{ρ} = دقت سنجش (انحراف معیار مشاهدات).

پس می‌توان گفت که دقت مختصات تعیین شده با GPS به دو فاکتور مهم بستگی دارد.

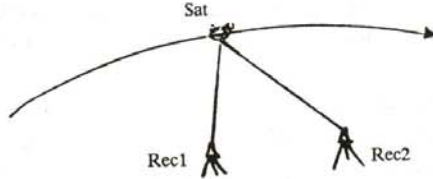
الف) ترکیب هندسی ماهواره‌ها؛

ب) دقت سنجشها.

عامل اخیر را $\text{USER EQUIVALENT ERROR}$ (UER) می‌نامند که ترکیبی از تأثیرات خطای مسیر ماهواره‌ها، خطای جوی و خطای سنجش زمان و خطای مربوط به دستگاه گیرنده است.

تأثیر ترکیب هندسی ماهواره‌ها نیز با عامل DOP تعیین می‌شود در واقع DOP عددی است به وسیله آن مقدار تأثیر دقت ترکیب هندسی ماهواره‌ها در دقت مختصات تعیین شده سنجیده می‌شود.

داب (DOP) همواره بسته به اینکه کدامیک از مختصات و با ترکیبی از آنها مورد بررسی قرار گیرند وجود دارد مثلاً:



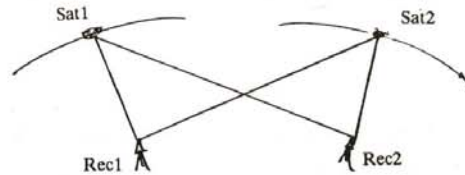
روش تفاضلی دو گانه - Double Difference

در این روش اندازه‌گیری بین ماهواره‌ها و ایستگاهها باعث حذف خطای ساعتی گیرنده و ماهواره می‌شود. این روش در غالب اندازه‌گیریهای GPS به کار برده می‌شود. در این روش همچنین خطای مسیر و اتمسفریک نیز کاهش می‌یابد. در شکل زیر نمایش وضعیت و فرمولهای روش تفاضلی دو گانه (شبه فاصله و فاز حامل) را مشاهده می‌کنید.

* لازم به ذکر است که در روش تفاضلی دو گانه ΔV برای نشان دادن فرمولها در این حالت استفاده می‌شود.

$$\Delta V P = \Delta V \rho + \Delta V d \rho + \Delta V d i o n + \Delta V d t r o p + \Delta V e (P)$$

$$\Delta V \Phi = \Delta V \rho + \Delta V d \rho + \Delta V d t r o p - \Delta V d i o n + \lambda \Delta V N + \Delta V e (\Phi)$$



روش تفاضلی سه گانه Triple Difference

این روش عبارت است از اختلافات دوتایی (دوبل) بین ماهواره‌ها و ایستگاههای مشابه در دو مبدأ زمان متوالی. در این روش ابهام دوره Ambiguity کامل فاز حذف می‌گردد.

همچنین خطاهای ساعت گیرنده و ماهواره نیز حذف می‌شود و خطای مسیر و اتمسفریک کاهش می‌یابد.

در شکل زیر نمایش وضعیت و فرمولهای تفاضلی سه گانه را ملاحظه میکنید.

* لازم به تذکر است که برای نمایش فرمولهای این روش از علائم سمبولیک استفاده $\delta \Delta V$ گردیده است.

$$\delta \Delta V P = \delta \Delta V \rho + \delta \Delta V d \rho + \delta \Delta V d i o n + \delta \Delta V t r o p + \delta \Delta V e (P)$$

$$\delta \Delta V \Phi = \delta \Delta V \rho + \delta \Delta V d \rho - \delta \Delta V d i o n + \delta \Delta V t r o p + \delta \Delta V e (\Phi)$$



معرفی روشهای تعیین موقعیت فضایی

به طور کلی سه روش تعیین موقعیت ماهواره‌ای وجود دارد.

(۱) روش استاتیک - Static;

(۲) روش کینماتیک - Kinematic;

(۳) روش ایستا و متحرک - Stop-Go.

روش استاتیک شامل روشهای استاتیک سریع و شبه استاتیک است. Pseudo static-Rapid static.

روش کینماتیک نیز شامل شبه کینماتیک Pseudo Kinematic و کینماتیک پیوسته است - Continuous Kinematic است و خود روش کینماتیک پیوسته شامل دو روش است یکی فقط با استفاده از فاز حامل و دیگری با استفاده از شبه فاصله از فاز حامل روش ایستا و متحرک نیز روش کینماتیک اصلی را شامل می‌شود.

روش استاتیک

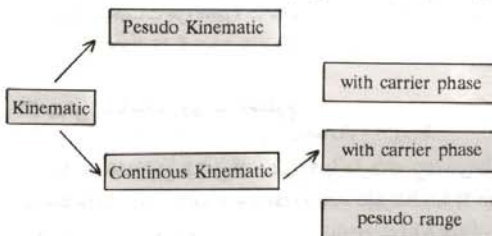
در این روش یک گیرنده روی نقطه معلوم و گیرنده دیگر روی نقطه دوم قرار می‌گیرد هر دو گیرنده مشاهدات یکسانی را همزمان با ماهواره به دست می‌دهند مدت زمان مشاهده در این روش ۴۵ تا ۶۰ دقیقه است و برای طولهای بلند بیش از ۲۰ کیلومتر و دقتهای بالا به کار می‌رود. از دیگر کاربردهای این روش می‌توان کنترل حرکات تکنیکی شبکه‌های کشوری و قاره‌ای را نام برد.

از مزایای این روش اقتصادی بودن، صرفه جویی در زمان و دقت بالا قابل ذکر است. در این روش احتیاجی به حل ابهام فاز Ambuity نداریم و زمان همراه با مختصات به دست می‌آید.

در روش استاتیک حالت دیگری نیز وجود دارد که Rapid State - استاتیک سریع نام دارد. در این روش که تا فواصل ۱۵ کیلومتر به کار برده می‌شود یک گیرنده روی نقطه ثابت است و گیرنده دوم روی نقاط دیگر حرکت می‌کند و در مدتی کوتاه اطلاعات را جمع‌آوری می‌کند. روش فوق راحت و کارآمد است و جایگزین پیمایش محلی است.

روش کینماتیک - Kinematic

همانطور که گفته شد این روش که شامل بخشهای زیر است از تحرک گیرنده‌ها و آنتن‌ها استفاده می‌شود.



Horizontal Positioning: HDOP

انحراف معیار در موقعیت افقی

3- D Positioning: Pdp

انحراف معیار در موقعیت سه بعدی.

4- D Positioning: G Dop(used with GPS)

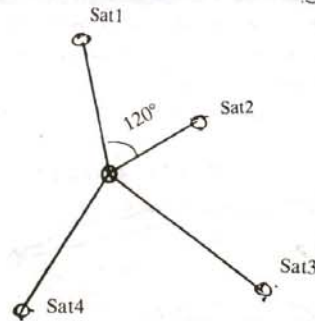
انحراف معیار در موقعیت سه بعدی زمان

1- D Vertical Positioning: VDOP

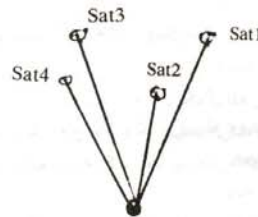
انحراف معیار در ارتفاع.

اصولاً داپ نشان دهنده همان بیضی اطمینان در اجسمنت و تست است. به طور کلی هر داپ معادل است با جذر مجموع مربعات نصف اقطار بخصوصی از بیضی خطا که متناظر با پارامترهای مطلوب هستند. بهترین حالت برای تعیین موقعیت زمانی است که یک ماهواره در بالای سر واقع باشد و ۳ ماهواره دیگر در افق، به طوریکه امتدادهای بین آنها و محل گیرنده با یکدیگر زاویه ۱۲۰ درجه بسازند. در شکل زیر بهترین حالت برای تعیین موقعیت نشان داده شده و با بدترین حالت مقایسه گردیده است.

با توضیحات بالا ملاحظه می‌شود که هرچقدر حجم هرم متشکل از ماهواره بیشتر باشد، DOP کمترین مقدار خود را دارد و دقت بهتری به دست می‌آید و برعکس هرچه حجم هرم کمتر باشد DOP بیشتر است یعنی دقت نامطلوبتر است.



بهترین حالت



بدترین حالت



اطلاعات می‌کند.

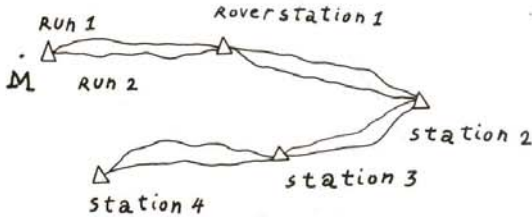
سپس روی نقطه دوم مستقر شده و به همین ترتیب زمان مشاهده روی هر نقطه ۲ الی ۳ دقیقه است. استفاده از روش تفاضلی دو گانه فاز حامل برای رسیدن به دقت سانتیمتر و حذف و یا کاهش خطاهای (مسیر، ساعت، یونیسفر، تروپسفر، چند مسیری شدن - Multipath و ...) لازم است. از مزایای این روش، سرعت بالا و دقت در حد سانتیمتر است و در جاهایی که مانع وجود نداشته باشد مورد استفاده قرار می‌گیرد.

کینماتیک پیوسته

در این روش گیرنده متحرک (Rover) حرکت پیوسته دارد و ممکن است در هواپیما یا ماشین و یا قطار مستقر شده باشد. مثلاً یکی از کاربردهای این روش در هواپیما می‌باشد که برای تعیین موقعیت مرکز تصویر و همچنین وضعیت دورانی هواپیما (Yaw) در لحظه عکسبرداری است.

شبه کینماتیک - pseudo Kinematic

در این روش یک گیرنده به طور ثابت در روی نقطه معلوم مستقر می‌شود و گیرنده دیگر روی نقاط دیگر شروع به حرکت می‌کند. روی هر ایستگاه پنج الی ده دقیقه مشاهده انجام می‌شود و یک ساعت بعد دوباره همان ایستگاهها به مدت ۱۰ دقیقه مورد مشاهده واقع می‌شوند. یعنی هر ایستگاه حداقل دو بار در فاصله زمانی یک ساعت مشاهده می‌شوند. نکته مهم این است که گیرنده در هنگام حرکت بین دو ایستگاه خاموش می‌شود.



تعداد مجهولات در این روش ۳ اختلاف مختصات است و $2(n-1)$ ایهام داریم که n تعداد ماهواره‌ها می‌باشد.

روش ایستا و متحرک - Stop - Go

ایستای متحرک روشی است سریع که در آن یک گیرنده روی نقطه معلوم قرار می‌گیرد و گیرنده دیگر روی نقاط دیگر حرکت می‌کند و به مدت زمان یک دقیقه اطلاعات را جمع‌آوری می‌کند. دقت این روش $1 \text{ cm} + 1 \text{ ppm}$ در طول باز می‌باشد.

در این نوع تعیین موقعیت از روش تفاضلی دوگانه فاز حامل استفاده می‌شود.
$$\Delta V\Phi = \Delta V\rho + \Delta V\dot{\varphi} + \lambda\Delta V\dot{N} - \Delta V\dot{d}_{ion} + \Delta V\dot{d}_{trop} + \Delta V\dot{\epsilon}(\Phi)$$

در این روش قبل از شروع عملیات ابتدا باید مسئله ایهام اولیه فاز را حل نمود که به آن Initial phase Ambiguity می‌گویند.

اول) جابه جایی آنتن - Antenna swap;

دوم) مشاهدات روی یک باز معلوم Base Line به مدت نیم ساعت (وجود دو نقطه معلوم);

سوم) روش استاتیک کلاسیک روی باز نامعلوم که یک نقطه معلوم و یکی نامعلوم است.

قبل از شروع هر کدام از روشهای فوق باید نکات زیر را رعایت کرد:
الف) برای رفع ایهام فاز (N) حداقل با ۴ ماهواره بایستی ارتباط برقرار باشد;
ب) بین میداهای اندازه گیری حفظ ارتباط با ۴ ماهواره برقرار باشد;
پ) اگر بنایه دلایلی یا بخاطر محدودیت‌هایی ادامه کار میسر نباشد باید کار را دوباره تکرار کرد (از اول شروع کن)

۱) جابجایی آنتن - Antenna Swap

در این روش در لحظه خاصی (t) دو گیرنده اطلاعاتی را به مدت چند ثانیه جمع‌آوری می‌کنند که برای طولهای کوتاه:

$$0 \approx \Delta V\dot{\varphi} \approx \Delta V\dot{d}_{ion} \approx \Delta V\dot{d}_{trop}$$

$$\Delta V\Phi(t) = \Delta V\rho + \lambda\Delta V\dot{N}$$

حال هنگامی که ارتباط برقرار است (قطع ارتباطی نیست (no lose of phase - lock) جابه جایی آنتن بایستی آنتن را در بالای سر قرار داده و به آرامی جابه جا کنند تا قطع فاز رخ ندهد. مقادیر ارتفاع آنتن، درجه حرارت خشک و تر و فشار نیز اندازه گیری شود در این لحظه (t+1) دو گیرنده، اطلاعاتی را جمع‌آوری می‌کنند.

$$\Delta V\Phi(t+1) = -\Delta V\rho + \lambda\Delta V\dot{N}$$

با جمع کردن رابطه در حالت قبل و این حالت خواهیم داشت:

$$\Delta V\dot{N} = [\Delta V\Phi(t) + \Delta V\Phi(t+1)] / 2\lambda$$

۲) مشاهدات روی یک باز معلوم

در این روش گردآوری اطلاعات در حالتی که دو گیرنده روی دو نقطه مستقر شده‌اند به مدت ۱۰ تا ۳۰ دقیقه صورت می‌گیرد. برای طولهای کوتاه داریم:

$$\Delta V\dot{\varphi} \approx \Delta V\dot{d}_{ion} \approx \Delta V\dot{d}_{trop} \approx 0$$

$$\Delta V\Phi(t) = \Delta V\rho + \lambda\Delta V\dot{N}$$

سه اختلاف مختصات جزء مجهولات است و با داشتن باز معلوم که گیرنده‌ها روی نقاط معلوم آن قرار گرفته‌اند مقدار $\Delta V\dot{N}$ به دست می‌آید.

۳) روش استاتیک روی باز نامعلوم

این روش نیز مانند روش دوم می‌باشد منتهی با این تفاوت که مؤلفه‌های طول مبنا معلوم است، زمان مشاهدات چند دقیقه و تعداد مجهولات فقط (n-1) تا n می‌باشد. پس از رفع ایهام، گیرنده ثابت روی نقطه اول شروع به جمع‌آوری



برای طولهای کوتاه داریم:

$$\Delta V_e(\Phi) \leq 1 \text{cm} \quad \Delta V\Phi = \Delta V\rho + \lambda \Delta V\text{N} - \Delta V_e(\Phi)$$

$$\Delta V\rho = \Delta V\rho + \Delta V_e(P)$$

$$\begin{cases} \Delta V_e(P) = 2 - 6 \text{m} & \text{c/A Code} \\ \Delta V_e(\Phi) = 30 - 80 \text{cm} & \text{P Code} \end{cases}$$

این روش را می توان با شبه فاصله سنجی تقاضلی دوگانه نیز انجام داد. گرچه دقت پائینتری دارد اما مسئله ابهام فاز ندارد.

گیرنده اشتک

نحوه کار کردن با گیرنده GPS ساخت کمپانی Ashtech بسیار ساده می باشد و دارای ۹ منوی اصلی است که به شرح هر یک می پردازیم:

Ashtech XII

▶									△
◀									▽
c									c
o	1	2	3	4	5	6	7	8	9
(-)	No	WEST	SOUTH	[MENU]	NORTH	EAST	YES	(+)	

منوی (صفحه) در این منو وضعیت ماهوارهها مشخص می شود - SKY Search

منوی (یک) بعد از گرفتن سیگنال ماهواره، Lock کردن گیرنده یا ماهواره، در این منو نمایش وضعیت ماهوارهها و مشخصات اولیه ظاهر می شود این منو حاوی اطلاعات زیر می باشد.

(S.V) ماهوارههای گرفته شده را نشان می دهد؛

(CNT) تعداد سیگنالهای دریافت شده که به گیرنده می رسد را می شمارد چون این عدد دورقمی است تا ۹۹ بیشتر نشان نمی دهد. وقتی که تا ۹۹ شمارد دیگر ادامه نمی دهد و نشاندهنده آن است که دقت خوبی می دهد اگر بعد از ۹۹ عدد صفر ظاهر شد یعنی ارتباط قطع گردیده و بدترین حالت است یعنی ماهواره افشش پایین است یا ماهواره غروب کرده است.

(S/N) نشاندهنده نسبت Signal به مقدار Noise می باشد هر قدر عدد داده شده بیشتر باشد نشاندهنده دقت خوب است به خاطر آنکه مخرج کسر مقدار noise حامل بر سیگنال است و هر قدر کوچک باشد سیگنال بهتر است. از عدد ۵۰ به بالاتر خوب است. عدد ۷۵ عالی است (۹۹ ایده آل)؛

Ele این submenu ارتفاع ماهواره را می دهد. می دانیم هر ماهواره پنج ساعت در افق هر کشور است. ماهوارههایی که نزدیک زینت هستند خوبند (انکساز کمتر - $ele > 15^\circ$);

(AZ) آزیموت ماهواره را می دهد.

(URE) دقت موج رسیده به گیرنده را نشان می دهد که اگر او ۲ بزند دقتی

حدود ۲-۳ متر دارد و اگر عدد ۸-۷ دقتی حدود ۱۰ متر دارد.

(HEL) سلامت ماهواره را چک می کند اگر پیغام 3c بزند یعنی ماهواره نقص فنی دارد و اطلاعات آن قابل اعتماد نیست.

(AGE) زمان ماهواره را می دهد اگر 00 باشد یعنی اطلاعات به روز است و عدد دیگر اطلاعات قبلی است.

منوی (دو) در این منو زمان GMT, ϕ , λ , h تقریبی را می دهد که بیشتر برای کارهای ناوبری مناسب است.

همچنین مقادیر P-DoP خطای موقعیت و H-DoP و T-DoP

$$V_{DoP} = UREA = \sqrt{\sigma^2_{orb} + \sigma^2_{clock} + \sigma^2_{ion} + \sigma^2_{trop}}$$

$$G - DoP = \sqrt{\sigma^2_x + \sigma^2_y + \sigma^2_z + \sigma^2_t}$$

سنوی (سه) در صورتیکه میزان elevation بیشتر از ۱۵ درجه باشد اطلاعات شروع به ضبط شدن می شوند و هر ۵ دقیقه از ضبط اطلاعات می گذرد یک * روشن می شود که تا ۶۰ عدد جا برای روشن شدن * وجود دارد.

منوی (چهار) در این منو اطلاعات خاص را می توان معرفی کرد. می توان مختصات تقریب ϕ و λ محل گیرنده را معرفی نمود همچنین می توان میزان ele را کاهش داد تا ماهوارههای بیشتری را تحت پوشش قرار دهد. می توان فاصله EPOCH زمانی دریافت سیگنال را کم و زیاد کرد. در حالت عادی ۲۰ sec است یعنی هر ۲۰ ثانیه یک اپک EPOCH دریافت می کند.

منوی (پنج و شش) این دو منو برای کار به روش کینماتیک تهیه شده و برای کار به روش REALTIME ساخته شده بیشتر برای ناوبری - Navigation استفاده می شود در منوی دو مختصات هدف داده می شود و می توان در شب هم شناسایی را انجام داد (برای کار عکس)؛

منوی (هفت) در این منو می توان از کل ماهوارههای در حال گردش ماهوارههای مورد نیاز را انتخاب و بقیه را حذف نمود تمامی شرکتها و کمپانیهای سازنده توصیه می کنند که بهتر است عمل حذف در Software انجام شود تا درگیرنده؛

منوی (هشت) این منو اختصاص به باز کردن و نامگذاری فایل است؛

منوی (نه) در این منو نام ایستگاه گیرنده و نام عامل و Session آن و شماره دستگاه، ارتفاع دستگاه بایستی وارد شود. امکان دارد که در یک روز چند مرحله کار در زمانهای مختلف انجام دهیم بهمین خاطر از کدهای C B A Session.... کد گذاری می شود استفاده می کنیم.

