

سیستم اندازه‌گیری

فواصل خیلی بلند ایستگاه‌های زمینی و

(۱)

تعیین موقعیت با استفاده از روش VLBI

مهندس حامد صادقی
کارشناسی ارشد سنجش از دور

مهندس حمید صادقی
کارشناس ارشد دانشگاه علم و صنعت

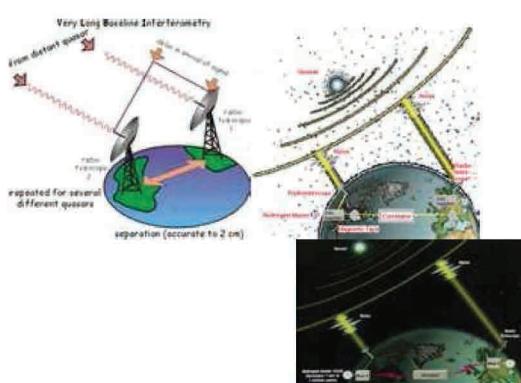
مهندس عباسعلی صالح آبادی
عضو هیأت علمی دانشکده نقشه‌برداری

چکیده



نگاره ۲: تصویری از رادیو تلسکوپ

این سیستم براساس دریافت امواج رادیویی ضعیف ارسالی از کواذرها توسط دو آنتن سهمی شکل (رادیو تلسکوپ) کار می‌کند. با این مکانیسم که سیگنانالهایی که به طرف دو ایستگاه گیرنده که اختلاف فاصله زیادی (بیشتر از ۱۰۰۰ کیلومتر) دارند، فواصل متفاوتی را طی می‌کنند. (نگاره ۳)



نگاره ۳: نشانه روی همزمان دو ایستگاه زمینی با فاصله زیاد به یک کواذر در زمان واحد

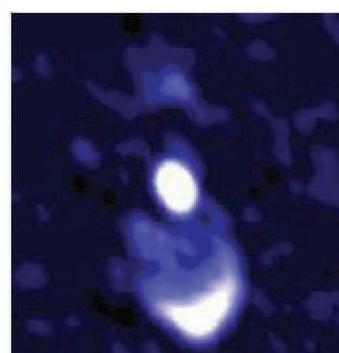
به وسیله تداخل امواج رادیویی دریافت شده و یا اندازه‌گیری اختلاف زمانی دقیق در دو آنتن می‌توان مؤلفه‌های فاصله دو آنتن را در امتداد هر کواذر یافت. در ضمن به جای اندازه‌گیری اختلاف زمانی می‌توان اختلاف فاز آنها یا داپلر شیفت^(۳) را بررسی کرد.^[۱] مشاهده به هر کواذر یک مؤلفه از سه مؤلفه بازبین دو آنتن را معین می‌کند. بنابراین با چرخش تلسکوپ و مشاهده به کواذرها مختلف اندازه‌گیری فاصله دو آنتن به طریقی که گفته خواهد شد به دست خواهد آمد.

یکی از مسائل مهم در علم مهندسی نقشه‌برداری و یا امور نظمی همواره تعیین نمودن مختصات نقاط در روی زمین است که از روی آن فواصل و زوایا و دیگر پارامترهای موردنظر هر نقطه تاهدف و یاد یگر نقاط قابل استحصال می‌باشد که برای آن خصوصاً فواصل نزدیک راه حل‌های زیادی از قبیل فتوگرامتری و یا نقشه‌برداری زمینی وغیره وجود دارد. ولی برای فواصل بسیار بلند مثل آنچند هزار کیلومتری بین قاره‌ای بدلیل برقرار نبودن دید مستقیم، این روش هاجو ابگونیست. در این موقع با یاد از اجرام فضایی و نجومی بدلیل ناچیز بودن فاصله بین قاره‌ای نسبت به آن و نیز برقراری دید همزمان بین دو ایستگاه و جرم فضایی در یک زمان ثابت بهره برد. تحقیق پیش روروش تعیین موقعیت با استفاده از امواج دریافتی از اجرام فضایی ناشناس را بیان می‌کند.

واژه‌های کلیدی: کواذر، داپلر شیفت، رادیو تلسکوپ، سیستم VLBI

۱- مقدمه

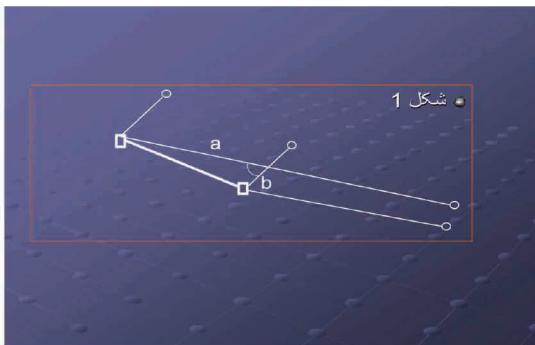
در سال ۱۹۶۰ با پیشرفت علم نجوم و به تبع آن توسعه دستگاه‌های رادیویی که فرکانس هر ستاره را رصد می‌کرد به فرکانس‌هایی برخورد شد که از ستاره نبودند و منبع آنها دیده نمی‌شد. اجرامی که امواج آنها از فاصله بسیار دور فرستاده می‌شدند را کواذر^(۲) نامیدند. (نگاره ۱)



نگاره ۱: تصویری از یک کواذر

این دستگاه‌های گیرنده که دیشهای بزرگ ماهواره‌ای هستند رادیو تلسکوپ نام دارند. (نگاره ۲) این کشف بلا فاصله در امور مربوط به ژئودزی و ژئوفیزیک و تعیین موقعیت به کار گرفته شد.

در عمل برای بهبود دقت محاسبات به چهار کواذر نشانه روی می‌شود و از روش کمترین مرباعات محاسبات انجام می‌شود. در این حالت فرضی در نظر گرفته می‌شود که سه کواذر مختلف نسبت به دو آتن گیرنده زاویه ۹۰ درجه داشته باشند. سپس اختلاف زمانی دریافت سیگنال در دو آتن که اختلاف فاصله را معین می‌کند مشاهده می‌شود که مقادیر مشاهداتی در واقع همان مقادیر Δ_x , Δ_y , Δ_z خواهند بود. (نگاره ۴)



نگاره ۴: نشانه روی از دو ایستگاه به دو کواذر در راستای قائمه

در اینجا اگر اختلاف زمانی که یک سیگنال مشابه از یک کواذر در گیرنده^(۷) دو ایستگاه مختلف احساس می‌شود رادر سرعت نور ضرب کنیم به مقادیر a و برای کواذرها دیگر به مقادیر c, b خواهیم رسید. [۳]

ب) حالت دوم (حالت واقعی)

در حالت واقعی کواذرها نسبت به ایستگاه گیرنده زمینی زاویه دقیق ۹۰ درجه را ندارند پس ماجرا به صورت دیگری است و باید به طریق زیر برای یافت مؤلفه‌های باز یعنی اختلافات سه بعدی مختصات Δ_x , Δ_y , Δ_z اقدام کرد. (نگاره ۵)

ابتدا لازم است که مقدار طول فاصله فضایی بین دو آتن را حساب کرد: دو مثلث قائم الزاویه $S_1 mo$ با مثلث $S_2 no$ متشابه است زیرا:

$$\left. \begin{array}{l} \hat{O}_1 = \hat{O}_2 \\ \hat{M} = \hat{N} = 90^\circ \end{array} \right\} \Rightarrow S_1 \stackrel{\Delta}{mo} \cong S_2 \stackrel{\Delta}{no}$$

از حالت تشابه نتیجه می‌شود که زاویه $\hat{S}_1 = \hat{S}_2$ و نیز در مثلث $S_2 \stackrel{\Delta}{Mj}$ مقدار زاویه S_2 طبق قضیه خطوط موازی و مورب برابر ($S_2 = 90 - \theta$) ($S_2 = 90 - \theta$) بود.

$$\overline{OS_2} = \frac{b}{\cos(90 - \theta)} = \frac{b}{\sin \theta}$$

$$\overline{OM} = a \cdot \tan(90 - \theta) = a \cdot \cot \theta$$

در مثلث $O_1 \stackrel{\Delta}{NS_2}$ داریم:

و در مثلث $O_2 \stackrel{\Delta}{mS_1}$ داریم:

به علت دوری بیش از حد کواذرها به ما اولاً از جرم آنها صرف نظر شده و ثانیاً راستای دو آتن نسبت به کواذر موازی در نظر گرفته می‌شود. سیگنالهای روی نوار ضبط می‌شود و سپس در محل مرکزی پردازش می‌شوند. پردازشها شامل حذف خطاهای و محاسبات عمده‌ای مثبتاتی است که به آن در اینجا پرداخته می‌شود. [۲]

۲- انواع خطاهای تأثیرگذار

خطاهای مهمی وجود دارند که باید به طور مساوی در هر دو ایستگاه اعمال حذف شوند مانند خطاهای اتمسفر و خطاهای همزمانی ساعتها می‌شوند. پرسشن^(۴) و نوتیشن^(۵).

نوع ساعت استفاده شده سزیمی است که دقت آن ۱ به ۱۰ ثانیه است. همچنین خطاهای اتمسفر تأخیری در حدود ۱ به ۱۰ ثانیه ایجاد می‌کند که معادل خطایی حدود ۲/۵ متر است.

دقت اندازه‌گیری فاصله بین دو ایستگاه مستقل از فاصله چند هزار کیلومتری آنهاست و حدود چند سانتی‌متر است. دقت توجیه آزمیوتی و توجیه آنتنها به سمت کواذرها حدود کسری از ثانیه درجهای است.

روش VLBI از دامنه وسیعی از امواج رادیویی که چندگیگا هرتز تا چند مگاهرتز را در برمی‌گیرد استفاده می‌کند.

چون امواج دریافت شده از کواذرها بسیار ضعیف‌تر از امواج ماهواره‌های است بنابراین جهت دریافت این امواج نیاز به گیرنده‌های بشتابی شکل بسیار حجمی با قطر آتن چندین متر است.

۳- دیگر کاربردها

مهمترین کاربرد VLBI تعیین موقعیت سه بعدی بسیار دقیق ایستگاه‌های اصلی زمینی (مستر)^(۶) است.

در سیستم GPS پنج ایستگاه مستر که هر ایستگاه در یک قاره می‌باشد وجود دارد که وظیفه Upload و Update اطلاعات صحیح مداری به ماهواره‌های GPS را دارا می‌باشند که موقعیت دقیق آن ایستگاهها با این روش VLBI معین می‌شوند.

از دیگر کاربردهای مهم این روش تعیین پارامترهای دورانی زمین و حرکات پلیتها و پوسته زمین و نیز اتصال شبکه‌های ژئودزی مملکتی و قاره‌ای به یکدیگر و به یک سیستم مختصاتی جهانی مرجع می‌باشد.

۴- روش محاسباتی تعیین موقعیت به روش VLBI الف) حالت اول (حالت ایده‌آل)

در این حالت فرضی برای تعیین مختصات یک آتن از روی آتن دیگر لازم است که سه پارامتر Δ_x , Δ_y , Δ_z تعیین شوند و با داشتن مختصات سه بعدی ایستگاه تلسکوپ اولیه و یافتن Δ_x , Δ_y , Δ_z مختصات آتن تلسکوپ‌های دیگر یافته می‌شود. در روش VLBI برای تعیین موقعیت سه بعدی لازم است که هر دو آتن به هر سه کواذر متفاوت نشانه روی کنند که

همان طور که از فرمول مشخص است تمامی المانهای فوق معلوم آند و فقط سه پارامتر اختلاف مختصاتی دو آتن ($\Delta X, \Delta Y, \Delta Z$) که دنبال آنها هستیم مجھول آند. پس چون سه مجھول مستقل وجود دارد لازم است که سه معادله مجرا تشکیل دهیم. به عبارت دیگر لازم است که کلیه مراتب فوق برای مشاهده به سه کواذر انجام گیرد که سه معادله تشکیل گردد تا سه پارامتر مجھول به دست آید. در عمل برای افزایش دقت به چهار کواذر قرار لروی می شود و سپس از روش کمترین مربعات سه مختصات فوق به دست می آید و از روی آن می توان مختصات نهایی (X, Y, Z) تلسکوپ دوم را به دست آورد. تنها المان باقی مانده زاویه بین دو ایستگاه است (زاویه φ) که با توجه به شکل قبل قابل محاسبه می باشد. در مثلث $S_1 S_2 S_3$ داریم:

$$\operatorname{tg} \varphi = \frac{\overline{MS}_2}{a}$$

$$\operatorname{tg} \varphi = \frac{\overline{ac} \cos \theta + b}{\overline{a} \sin \theta} = \frac{\overline{ac} \cos \theta + b}{\overline{a} \sin \theta}$$

$$\hat{\varphi} = T_2 S_1 S_2 = \operatorname{Arctg} \frac{\overline{ac} \cos \theta + b}{\overline{a} \sin \theta}$$

۵- نتیجه گیری

برای اندازه گیری طولها و انتقال مختصات در فواصل بسیار دور که امکان برقراری دید مستقیم میسر نیست از روش‌های نجومی می توان بهره برد که در اینجا به روش VLBI که دقیق ترین روش انجام است اشاره شد و محاسبات لازم ذکر گردید. در عمل به دلیل حجم زیاد آتنهای گیرنده و مشکلات دیگر هزینه‌های این روش بسیار بالاست که این خود یکی از عوامل محدود کننده این روش محسوب می شود. روش‌های ارزانتری مانند عکسبرداری از آسمان در شب و مقایسه موقعیت ستارگان با جایگاه اصلی آنها در جدول اصلی ستارگان و تعیین موقعیت از روی آن وجود دارد [۴] ولی هیچ کدام از آنها به دقت روش VLBI نیستند که باعث ارزش بیشتر این روش شده است.

منابع

- ۱- صالح آبادی - عباسعلی - ۱۳۸۱ - کتاب ژئودزی به زبان ساده، سازمان جغرافیایی ن.م.
- ۲- سلیمانی - محمد رضا - ۱۳۸۱ - کتاب مخابر اسیار پیشرفته - دانشگاه علم و صنعت.
- ۳- جی آر - اسمیت - ۱۹۹۰ - ژئودزی بدون ریاضیات.
- ۴- ژرار - مارال - سجاد ازگلی - ۱۳۸۵ - کتاب سیستم مخابر اسیار ماهواره‌ها - جلد ۲ - دانشکده مخابر اسیار.

پی‌نوشت

- 1- Very Long Baseline Interferometer
- 2- Quaser
- 3- Doppler shift
- 4- Percition
- 5- Notation
- 6- Master Station
- 7- Reciver

پس طول \overline{MS}_2 برابر می شود با:

$$\overline{MS}_2 = \overline{MO} + \overline{OS}_2$$

$$\overline{MS}_2 = a \cdot \operatorname{cot} \theta + \frac{b}{\operatorname{Sin} \theta} = \frac{a \cos \theta + b}{\operatorname{Sin} \theta}$$

و در نهایت در مثلث $S_1 S_2 M$ طبق قضیه فیثاغورث خواهیم داشت:

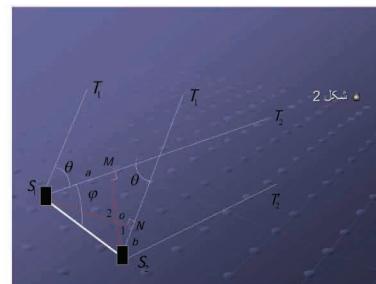
$$\overline{S_1 S_2}^2 = \overline{S_1 M}^2 + \overline{S_2 M}^2$$

$$\overline{S_1 S_2} = \sqrt{a^2 + \left(\frac{a \cos \theta + b}{\operatorname{Sin} \theta} \right)^2} = \frac{\sqrt{a^2 + b^2 + 2ab \cos \theta}}{\operatorname{Sin} \theta}$$

برای درستی این رابطه فرض می کنیم دو کواذر نسبت هم زاویه 90° درجه داشته باشند که در این صورت

$$\overline{S_1 S_2} = \sqrt{a^2 + b^2}$$

که به همان حالت الف خواهیم رسید.



نگاره ۵: نشانه روی همزمان از دو ایستگاه به کواذرها یابی در راستای دلخواه

بعد از محاسبه فاصله دو آتن لازم است که برداری یکه در راستای تلسکوپ اول به کواذر اول (e) در نظر گرفته شود که این کار به دو صورت امکان‌پذیر است:

- ۱- روش اول با استفاده از تکنیکهای نقشه‌برداری و دوربین‌های لیزری به دو نقطه در این راستا که یکی مرکز تلسکوپ و دیگری در فاصله‌ای از نقطه اول و در راستای کواذر باشد مختصات داده شود و سپس با داشتن مختصات سه بعدی آنها بردار و اصول را تشکیل داد و بعد آن را یکه نمود:

$$\overrightarrow{S_1 S_2} = \Delta x \vec{i} + \Delta y \vec{j} \quad \frac{\Delta x \vec{i} + \Delta y \vec{j}}{\sqrt{\Delta x^2 + \Delta y^2}}$$

۲- روش دوم این که زاویه تلسکوپ نسبت به صفحه افق و محور شمال قرائت شود که از فرمول زیر بردار واصل به دست آید (بردارهای هادی)

$$\begin{bmatrix} \Delta x \\ \Delta y \\ \Delta z \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} \cos a & \cos \beta \\ \cos a \sin \beta & \sin a \end{bmatrix}$$

در مرحله آخر لازم است که حاصل ضرب داخلی بردار فوق را در بردار $\overrightarrow{S_1 S_2}$ بیابیم

$$\overrightarrow{e_s} \cdot \overrightarrow{S_1 S_2} = |\overrightarrow{e_s}| \times |\overrightarrow{S_1 S_2}| \cos(\theta + \varphi) = \Delta x(\Delta X) + \Delta y(\Delta Y) + \Delta z(\Delta Z)$$