# 1A2 宇宙飛翔体位置決定を目的とした IP-VLBI システムに よる相対 VLBI 観測 -- 「GEOTAIL」衛星試験観測結果 --

近藤哲朗, 市川隆一, 小山泰弘, 中島潤一, 関戸 衛, 川合栄治 木村守孝, 大崎裕生, 大久保寛(通総研) 「のぞみ」相対VLBIグループ (宇宙研、国立天文台、NASDA、山口大、通総研)

Delta VLBI Observations Using IP-VLBI System for Orbit Determination of Deep Space Spacecraft -- Experimental Results of GEOTAIL Observation --Tetsuro Kondo, Ryuichi Ichikawa, Yasuhiro Koyama, Junichi Nakajima, Mamoru Sekido Eiji Kawai, Moritaka Kimura, Hiro Osaki, Hiroshi Ohkubo (CRL)

and NOZOMI Delta-VLBI group

Key Words: GEOTAIL, NOZOMI, Delta VLBI, IP-VLBI, Internet, Group Delay

#### Abstract

Communications Research Laboratory has promoted a research on the spacecraft positioning technology by using a delta VLBI technique. The general-purpose VLBI system (IP-VLBI) using the Internet and the personal computer has been developed as a part of this project. Although an IP-VLBI system aims at correlation processing in real-time, at present, off-line observations and correlation processing are possible. Delta VLBI test observations of "GEOTAIL" spacecraft were carried out using this IP-VLBI system in collaboration with the Institute of Space and Astronautical Science and the National Astronomical Observatory to check automatic operation software, and to evaluate the accuracy of observed delay (group delay and phase delay) obtained by IP-VLBI system. Our final target is to utilize the delta VLBI observation for the determination of "NOZOMI" spacecraft orbit during the period just before the last earth swing-by to the Mars.

### 1.はじめに

通総研では相対VLBI観測による宇宙飛翔体軌 道決定技術に関する研究を進めており、その一環と して、インターネットおよびパソコンを利用した汎 用のVLBIシステム(IP-VLBI)を開発し ている<sup>1)</sup>。IP-VLBIシステムの目標は実時間 VLBIシステムであるが、現時点ではオフライン 観測が可能となっている。このIP-VLBIシス テムを用いて、宇宙研および国立天文台と共同で「G EOTAIL」衛星を利用した相対VLBI試験観 測を実施した。試験観測の目的は宇宙飛翔体に対す るVLBI観測運用ソフトの開発と実観測での信頼 性評価、およびVLBI観測によって得られる観測 遅延(群遅延および位相遅延)の精度の検証を行い、 火星探査機「のぞみ」の最終地球スウィングバイ直 前の軌道決定可能性の評価に役立てることである。

## 2. IP - VLBIシステム

IP-VLBIシステムはVLBI観測局から相 関処理局への実時間データ転送にインターネット・ プロトコル(IP)を使用した汎用の実時間VLBI システムを目指して開発されており、電波星からの 信号のサンプリングから相関処理まで、すべてを汎 用のPCで行うことができるシステムである。シス テムの心臓部であるサンプラーボード(PCIバス ボード)のサンプリング周波数は1チャネルあたり 最高16MHzであり、補助ボードの使用により4 ch入力が可能である。図1にボードの写真、表1 に仕様を示す。現在、測地VLBI観測のデータ速 度は1ビットのA/D変換で16MHzサンプリン グ×16ch、すなわち総ビットレートで256メ ガビット毎秒が通常である。したがって観測データ



図1. IP - VLBIサンプラーボード。

を実時間転送するためにはギガビット毎秒クラスの スピードのインターネット接続が必要となるが、す べての観測データをハードディスクに蓄えるオフラ イン観測や、バッファーメモリに蓄えたデータをよ り低速で転送するという運用形態も可能であり、現 在、こうした運用形態を考慮した自動観測ソフトウ ェアの整備を行っているところである。

サンプラーボード用のドライバーはFreeBS D、Windows2000用が開発されているが、 linux用も近々リリースされる予定である。 我々が自動運用ソフト開発用に構築しているシステムはFreeBSD 4.5を使用しており、ハードディスクはPC1台あたり480GBを実装している。 サンプラーボードの能力としては4ch、8ビット 16MHzサンプリング(=512Mbps)が可 能であるが、現状では安定に動作するビットレート の最大は64Mbpsである。したがって、「GEO TAIL」試験観測時には4ch、4ビット4MHz サンプリング(=64Mbps)モードでの観測を 行った。

表1		Ι	Ρ	-	۷	L	В	Ι	サ	ン	ノ	゚ヲ	_	ボ	_	ド	仕	様
----	--	---	---	---	---	---	---	---	---	---	---	----	---	---	---	---	---	---

基準周波数入力	10 MHz (+10dBm)
基準 1 PPS 信号入力	TTL レベル正極性 1 µ s~ 500 µ s
	500 µ 5
入力ch数	1ch 4ch (補助ボード使用時)
A / D分解能	1,2,4,8 ビット分解能
サンプリング周波数	40kHz, 100kHz, 200kHz, 500kHz, 1MHz, 2MHz, 4MHz, 8MHz, 16MHz

注: トータルビットレートが 64Mbps を越えると安定 動作しない場合あり(OSおよびディスクによる)



図2.観測局配置

## 3.「GEOTAIL」試験観測

#### 3-1 観測

2002年6-7月に4回の「GEOTAIL」 試験観測を行った(表2)。IP-VLBIシステム

年月日	時刻(JST)	参加局(局名の後の数						
		字はアンテナ直径(m))						
2002/06/04	15:49-23:00	臼田 64、鹿島 34、						
		鹿島 11、水沢 10 <sup>* 1</sup> 、						
		山口 32*2						
2002/06/25	17:30-23:38	鹿島 34、鹿島 11、						
		小金井 11						
2002/06/28	10:58-12:00	鹿島 34、鹿島 11、						
		小金井 11						
2002/07/20	10:05-13:16	鹿島 11、小金井 11、						
		岐阜大 11						

表2.「GEOTAIL」試験観測日程

\*1: 落雷障害のため欠測

\*2:時系の不具合のため相関は未検出

の入力4 c h の内、2 c h を使用してXバンドおよ びSバンドの2 MHz帯域の信号を1観測あたり1 0秒から60秒間観測した。ベースバンド周波数は それぞれ8473.60MHz、2258.90M Hzに設定し、サンプリング周波数は4 MHz、A / D分解能は4 ビットとした。観測局配置を図2 に 示す。

#### 3-2 相関処理

**IP-VLBIサンプラーボードで取得したデ** ータの相関処理は、幾何学的遅延時間 t、遅延時間 の変化率t、t、およびt の予測値を用いて行う。 測地VLBI用途に開発された予測値計算プログラ ムでは電波源はクェーサーなど天球上で動かない天 体に対して、地球の自転のみを考慮に入れた予測値 計算であるために、人工衛星等高速度で移動する電 波源に対しては適切な予測値が求められていない可 能性がある。そこで6月4日に行った鹿島-臼田基 線での観測に関して衛星を移動しない天体と扱った 場合の t の差を求めてみると、図2に示されるよう に、毎秒数ナノ秒に達する差が生じていることが分 かった。受信周波数םがフリンジ周波数となるの で、8GHz帯ではこの差は10Hz以上ともなり、 例えば測地VLBI処理に通常使用される1秒単位 の積分を行ってしまうと、フリンジが検出できなく



# 図3.遅延時間変化率(*t*)の予測値の誤差。G EOTAILの実際の移動を考慮した場合と固定 した場合の差

なってしまう。そこで、衛星の移動を考慮した予測 値計算プログラムを開発し、IP-VLBIデータ の相関処理(PCでの相関処理)を行った。なお、 積分の最小単位が1秒かつ予測値計算がクェーサー など非移動天体に限定された従来のハードウェア相 関器(KSP相関器など)では、GEOTAIL衛 星の相関処理が不可能である。

こうして相関処理したGEOTAILデータの一 例(粗決定サーチ関数<sup>2)</sup>)を図4、5に示す。それ ぞれの図はフリンジレートおよび遅延を予測値に対 して変化させた場合の相関強度の変化を示しており、 相関強度が最も大きくなるフリンジレートおよび遅 延が観測されるフリンジレートおよび遅延(群遅延) と言うことになる。なお基線は鹿島34m-臼田基 線であり、図4はGEOTAILのXバンドテレメ



図4.GEOTAILデータ(Xバンド)の 相関関数(粗決定サーチ関数)。観測時刻は 2002/06/04 10:15UT。



図5.GEOTAILデータ(Sパンドレンジ モード時)の相関関数。観測条件は図4と同じ。



# 図6.3C273B(Xバンド)の相関関数 (粗決定サーチ関数)。観測時刻は2002/06/04 09:18:00UT。

トリー信号を受信した場合で、図5は同じ時間帯の Sバンドテレメトリー信号である。この時間帯Sバ ンドはレンジモードと呼ばれるモードで運用されて おり、キャリアから500kHz上下に離れた所に トーン波が立っているスペクトルとなっていた。そ のため2µsec(=500kHzの逆数)のアンビギ ュイティが遅延時間残差方向に現れている。図6, 7にはクェーサー(3C273B)観測時の相関処 理結果を示す。

GEOTAIL受信時の相関関数とクェーサー受 信時の相関関数を比較して、ピークの鋭さに違いが



図7.3C273B(Sパンド)の相関関数(粗 決定サーチ関数)。観測条件は図6と同じ。



## 図8.GEOTAIL信号(Xバンド)のスペク トル。0Hzは8473.60MHzに相当する。

見られるが、これはクェーサーが広帯域白色雑音信 号であるのに対して、GEOTAILのスペクトル が狭帯域であるためである(図8)。狭帯域なテレメ トリー信号で実際に群遅延が計測できるかどうかが、 試験観測以前に問題となっていたが、今回の試験観 測により、テレメトリーのモードにもよるが、アン ビギュイティを生じることなく群遅延が計測できる ことが示された。群遅延計測は、位相遅延計測時の アンビギュイティ除去にもつながることから、今回 の試験観測の重要な成果の一つである。

## 4.クロージャーテストによる精度評価

VLBI観測システムの客観的評価方法としてク



図9.クロージャーテストの原理。

ロージャーテストと呼ばれるテストがある。図9に 示されるような3局 A,B,C で観測を行い、それぞれ の基線毎に AB、 BC、 CA という遅延が観測され たとき、

$$\boldsymbol{t}_{AB} + \boldsymbol{t}_{BC} + \boldsymbol{t}_{CA} = 0 \quad (1)$$

が成立するという性質を用いて、観測システムおよ び相関処理システムの不具合をチェックするもので ある。なお、ここで AB などにおいて添字は基線を 表し、最初の文字が相関処理の基準局を表している。 したがって、相関処理時の基準とする局が BA のよ うに逆になった場合は符号を考慮する必要がある。 また厳密に議論するためには(1)式では不十分で 地球回転の影響(遅延時間変化率)を考慮に入れる 必要があるが、日本国内短基線で、0.1nsec 程度の精 度を議論する場合には(1)式で十分である。

今回の試験観測結果に対してクロージャーテスト を行った結果を図10から13に示す。それぞれの



図10.2002/06/04 試験観測のクロージャー テスト結果(鹿島34-鹿島11-臼田64)。



図11.2002/06/25 試験観測のクロージャーテ スト結果(鹿島 34 - 小金井 11 - 鹿島 11)。



## 図12.2002/06/28 試験観測のクロージャーテ スト結果(鹿島 34 - 小金井 11 - 鹿島 11)。



# 図13.2002/07/20 試験観測のクロージャーテ スト結果 ( 鹿島 34 - 小金井 11 - 岐阜大 11 )。

図でエラーバーは相関強度から計算される理論値を 示している。大きなエラーバーがクェーサーを観測 した場合の結果を示しており、GEOTAIL観測 時のエラーバーは非常に小さな値(1nsec以下)とな っている。クロージャーテスト結果には大きなバイ アスは見られず、観測システムおよび相関処理で矛 盾が無かったことを意味している。ところでGEO TAILに対するクロージャーテスト結果がエラー バー以上にばらついているが、このばらつきが相関 処理も含めたシステムとしての観測精度を表してい るものと考えられる。このばらつき(標準偏差)は 数 nsec 程度であり、今回の試験観測の観測時間が1 0秒から60秒であることを考慮すると、数10分 ごとの代表値としては単純なモデル(例えば多項式 近似)を使うことにより、精度が数倍向上すること が期待される<sup>3)</sup>。

## 5.おわりに

開発中のIP-VLBIシステムを使用してGE OTAILの試験VLBI観測を行うとともに、自 動観測ソフトウェアのチェックとデバグを行い実運 用に耐えうる自動観測ソフトウェア(但しオフライ ン観測)を完成させた。PCによる相関処理につい てもクロージャーテストにより致命的エラーが生じ ていないことが確認され、IP-VLBIシステム の有用性が示された。

今回の試験観測によりテレメトリー信号を信号源 と見なすVLBI観測において、アンビギュイティ を生じることなく群遅延が計測できることが示され たが、群遅延計測から更に高精度な遅延時間を与え る位相遅延計測時のアンビギュイティ除去につなげ ることができる可能性が示されたと言える。

今後は位相遅延解析を実施し、遅延時間の計測精 度を一桁以上向上させ 0.1nsec 以下の精度の達成を 目指す。また現時点ではオフライン観測であるが、 インターネットを利用した準実時間相関処理、更に は実時間相関処理が可能となるよう自動観測ソフト ウェアの整備を進め、2003年6月に予定されて いる火星探査機「のぞみ」の最終地球スウィングバ イに備えた直前の軌道決定観測に臨みたい。

## 参考文献

- Kondo, T, Y. Koyama, M. Sekido, J. Nakajima, H. Okubo, H. Osaki, S. Nakagawa, and Y. Ichikawa: Development of the new real-time VLBI technique using the Internet Protocol, Technical Development Center News CRL, No.17, pp.22-24, 2000.
- [2] 高橋冨士信、近藤哲朗、高橋幸雄: VLBI技術、 オーム社、pp.91-97、1997.
- [3] 市川隆一、「のぞみ」相対VLBIグループ:1A3
  IP-VLBIシステムを用いた相対VLBI試験観測によるGEOTAIL軌道推定の試み、第46回宇宙科学技術連合講演会集録(本集録)、2002.