武者研 田尻 美佳

## 1. 背景

1916年にアルベルト・アインシュタインにより 重力波の存在が予言された.重力波とは時空の歪 みが波となり光速で伝わっていくものであり,極 めて微小であるが,強い透過力を有している.こ の性質によりブラックホールの近傍や宇宙誕生の 瞬間の観測などが期待されている.重力波は宇宙 を観測するための重要な手段である.

1970年代の初めにマイケルソン干渉計を基本と したレーザー干渉計を用いた重力波望遠鏡が考案 され,2016年にアメリカのレーザー干渉計型重力 波望遠鏡 aLIGO(Advanced LIGO)によって初めて 観測された.レーザー干渉計は基線長を伸ばすこ とで高感度を実現でき,また広い観測周波数帯を 持つことができるという2つの利点がある.

現在地上観測では得られない低い周波数の重力 波の観測を目的とした,宇宙重力波望遠鏡への取 り組みが進められている. ヨーロッパの LISA や 中国の天琴,日本では DECIGO と B-DECIGO が挙 げられる. 宇宙で観測を行うことで,地上では避 けられない低周波数の雑音(重力勾配雑音)を排除 することができる.

本システムは DECIGO/B-DECIGO への利用が検 討されている.



図1 DECIGO の構成(HPより引用)

DECIGO は 3 台の衛星で一辺(基線長)1000 km の正 三角形型レーザー干渉計を構成し,重力波検出を 行う.宇宙誕生から10<sup>-20</sup> s後に宇宙に入ってきた 0.1~1 Hz の周波数帯の重力波を観測対象にして おり,この重力波を観測することができれば,イ ンフレーション理論の証拠となる上,宇宙の進化 についての情報を得ることもできる.

3台の衛星をFF(編隊飛行)させるため,ある1台 の主衛星を決め,主衛星を基準に他衛星を捕捉す る.本システムは主衛星が決めた基準線からのず れを相手衛星に伝え,初期投入時に数 km 程度あ ったずれを,数m程度とすることを目指している.

### 2. 原理

# 2-1. 音響光学素子

本システムにおいて最も重要な素子が音響光学 素子である. これは音響光学効果を利用したもの で,二酸化テルル(TeO<sub>2</sub>)やモリブデン酸鉛 (PbMoO<sub>4</sub>)などの音響光学媒体に圧電素子(PZT)が 接合されている. PZT に RF 信号を印加すると結 晶内に屈折率の周期的変動(疎密波)が生じ,光に対 して回折格子のように作用する. 回折角 $\theta$ は結晶の 音速v,印加する RF 信号の周波数 $f_{\rm m}$ ,入射させる ビームの波長 $\lambda$ に依存し,1次回折光は $f_{\rm m}$ だけ周波 数シフトが起こる.



図2 音響光学素子による回折

 $f_m$ を連続的に変化させることで光を掃引すること ができ、さらにその光を受光した相手衛星は周波 数情報から角度情報を得ることができる.

### 2-2. 測角システム概要

光の周波数を直接測定することはできないため、 ビート信号としてfmの情報を伝達する.



図3 測角システム概要図

始めに偏光を利用してローカル光とシグナル光の 2本に分離し、ローカル光の経路(ローカルパス)中 に音響光学変調子(AOM)を挿入する. この往復で ローカル光は2fmの周波数シフトを受けた後、シグ ナル光と同軸に音響光学偏向子(AOD)へ入射する. AOD は大きな回折角を有し、光を掃引するために 用いる. AOD と AOM へ印加する RF 信号を同期 することで、2 つの光の周波数差は常に(測定可能 な)2fmとなり、相手衛星はビート信号から、主衛 星に対する自分の位置を知ることができる.

### 2-3. 測定方法

ビームはある大きさを持つため、光を掃引して いくと測定できるビート周波数に幅が生じる. ど の値から位置を決定すべきか知るために、周波数 と同時に PD(Photodetector)の DC 電圧も測定する.



DC 電圧は受光強度に比例するため, ビームの中心 と PD の位置(相手衛星の位置)が一致した際に最 大値を取る.中心位置決定精度は角度分解能に直 結しており, DC 電圧を用いた中心位置決定は, 音 響光学素子の光学的分解能を超えた精度での測角 を可能としている.

# 3. 実験と結果

## 3-1. 光学系, 受光系の再設計

本システムは衛星搭載を想定しているため,小 型化,軽量化が重要となる.先行研究において 450×600mmのブレッドボード上に構成されて いたが,さらに小型化するため光学系の再設計を 行った.再設計した光学系をブレッドボード上に 実装する場合,330×240mmの大きさがあればよ く,先行研究との面積比は30%となった.

本システムを使用する上で,相手衛星が光軸に 対して傾いていても受光できるかが重要となる. 長距離を伝搬するとビームは広がってしまうため, 周波数カウントに十分なパワーを得るために集光 する必要がある.しかしビームを絞り込みすぎる と少し光軸から傾くだけで PD の受光面に当たら なくなるという問題があった.



図5 傾きがあり受光できなくなる様子

そこで PD の種類, レンズと PD の距離などを変更 し許容角(NA)の改善を図った. これにより 3.87 mrad だった許容角は 11.1 mrad まで向上した.

#### 3-2. 測角精度の再評価

本研究室の先行研究において測角精度は示され ていたが、3-1. で再設計した光学系、受光系を用 いて測角を行った. AOD 出射後約 10 m 離れたと ころに受光系を設置し、ビームの垂直面で PD を 移動させそれぞれの点での中心周波数を測定した. PD は 0.5 mm 間隔で 4 mm 移動させ、各点で 4 回 ずつ測定を行った. ビート周波数変化量から 2 点 間の角度差を算出するが、PD の移動量と AOD か ら PD までの距離からも角度を算出することがで きる.後者を真値とし、ビート周波数変化から算 出した角度差を算出値とする.確度(真値と算出値 の差),精度(算出値のばらつき)はそれぞれ次の様 な結果となった.ただし()内は先行研究での結果で ある.

確度: 0.0035 mrad (0.04 mrad)

### 精度: 0.017 mrad (0.02 mrad)

確度,精度ともに以前よりも向上した理由として は,光学系を再設計したことによるビームクオリ ティの改善が考えられる.精度は実験環境や測定 距離を伸ばすことで向上が見込める.

### 3-3. 掃引角度の光学的調節

AOD 出射後に光学系を追加することで掃引可 能角度を縮小する方法について考える.印加する 周波数範囲を変化させず,光学系により掃引角度 を縮小することで,実効的な分解能の向上などが 見込める.



ビームウエストの太さによりビームの拡がり角が 変化することを利用して,エキスパンダーを用い た縮小システムを考案した.エキスパンダー対し て斜めにビームを入射させると,拡がり角の変化 の割合と同じだけ出射方向も変化する.AOD 出射 後に掃引角度を半分にする縮小光学系(ビームウ エストを2倍に拡大する)を挿入し,測角を行った. 光学系を入れない場合の全掃引可能角度は 19.5 mrad であるのに対し,光学系を入れた場合は 9.8 mrad となった.変化率は 0.502 であり,設計通り 掃引角度が半分になっていることが確認できた.

### 3-4. 音速の温度依存性

AOD, AOM の回折角は, RF 信号が結晶内を伝 わる音速に依存している. 音速に温度依存性があ ることは自明であり, その評価を行った. AOD の 底面に熱電素子(ペルチェ)を接触させ,温度を変化 させた際のある定点で受けるビート周波数変化を 測定した.



近似直線から,ビート周波数変化は32349 Hz/℃と なり, 0.001 mrad の角度精度を実現するためには 0.08 ℃の温度安定化が必要であることが分かった.

3-5.2 次元掃引

1 次元の測角では,ある直線上に相手衛星がい なければ捕捉することができない.そこで AOM を 2 台垂直に設置し,2 次元掃引を行った.



図8 2次元掃引のために設置した2台の AOM

AOM1 で水平(x)方向, AOM2 で垂直(y)方向にそれ ぞれビームを掃引することができる.

図 3 に示した測角システムのまま AOM を 1 台 追加しただけでは、1 方向の角度情報しか乗って いないため、位置決定のためには 2 度の掃引が必 要となってしまう.そこでローカルパス中にもう 1 台 AOM を追加することで、2 方向の周波数情を

乗せられるようにした.



これにより1度の掃引での位置決定が可能となった.

2 次元掃引では印加する RF 信号の周期やタイ ミングによって,任意の形にビームを掃引するこ とができる.原理実証として,Step型とSpiral型 を設定し,測定を行った.1次元掃引の場合と同じ く,ビーム強度が PD とビームの距離を与え,最大 となる点が PD(相手衛星)の位置である.2次元掃 引では縦軸,横軸をそれぞれの方向のビート周波 数とし,ビーム強度を色で表す.



Step 型は確実である反面,位置決定に時間がかか りすぎてしまった.Spiral型については,必ずしも ビームが PD の中心位置を通るとは限らないため, 位置決定方法を工夫し測定を行った.ビームが理 想的に円形であれば,PD から等距離にある点では ビーム強度が等しくなる.そこでビーム強度の等 しい 3 点の外心を求めることで位置決定を行った.



Step 型, Spiral 型の位置決定の誤差はそれぞれ 0.02 mrad, 0.0021 mrad となった.

#### 4. まとめと展望

本研究室で考案された音響光学素子を用いた測 角システムの小型化,受光系の再設計,測角精度 の再評価を行った.確度:0.0035 mrad,精度:0.017 mrad となり,ともに以前の値よりも向上した.今 後 TAMA300 など外乱が少ない環境での測定を行 いたい.またエキスパンダーを用いた掃引角度の 調節システムを考案した.本研究では掃引角度を 半分にした測定のみを行ったが,ズームレンズな どの組合せレンズを用いることで,掃引角度を自 由に調節することを目指す.本研究で2次元掃引 の考案,実測を行った.掃引方法,位置決定方法な ど改善点,考慮すべき点は多々あり,より効率よ く早い位置決定に向けて取り組む予定である.

## 参考文献

- [1] 安東正樹 "重力波とはなにか「時空のさざな み」が拓く新たな宇宙論" 講談社, Sep. 14, 2016
- [2] DECIGO HP https://decigo.jp/index.html
- [3] AA OPTO-ELECTRONIC "Acousto-optic 音響 光学"
- [4] 赤見恵"音響光学偏向子を用いた人工衛星位 置決定システム"電気通信大学, Mar. 7, 2019