宇宙線反粒子探索 GAPS 実験用 TOF シンチレーションカウンタの開発

橋本 岳^A, 大塚 壮平^A, 小財 正義^B, 清水 雄輝^C, 竹内 崇人^A, 福家 英之^B, 蓑島 温志^A,吉田 篤正^A, 吉田 哲也^B, 渡邉 翼^A, 和田 拓也^A,

青学大^A, ISAS/JAXA^B, 神奈川大^c

1. 概要

General Anti-particle Spectrometer (GAPS)は南極周回気球フライトによる宇宙線反粒子(反 重陽子・反陽子)の高感度探索を通じたダークマター探査を主目的とする日米欧の国際共同実験 計画である。GAPS は 2020 年度の第1回フライト実施を目指している。我々は測定器の一つで ある Time of flight(TOF)シンチレーションカウンタの開発を行っており、その現状を報告する。

GAPS は南極周回気球フライトによって、宇宙線反粒子、とりわけ反重陽子の高感度探査を通じ

2. 研究背景

超対称性粒子ニュートラリーノなどのダークマター候補 が対消滅や崩壊をすることで生成され得る粒子の一つとし て反重陽子が考えられており、宇宙線中のそのフラックス は 0.1 GeV/n 付近の低エネルギー領域に極大を持ち得ると 予想されている[1]。一方、宇宙線と星間物質との衝突で生 成され得る二次起源の反重陽子は、その生成の運動学から 低エネルギー領域でのフラックスが抑制されると考えられ ている。従って、低エネルギー領域では、二次起源の反重 陽子の影響を殆ど受けずにダークマター起源の反重陽子を 探査できる(図 1)[2]。

3. 観測手段

GAPS は南極周回気球による長時間観測を行う。GAPS が検出したい反重陽子は低エネルギーであることから、地 磁気によるカットオフが十分に小さい高緯度帯の高空で観 測を実施したい。夏季の南極上空の成層圏には周回する偏 東風が吹いており、NASA が南極マクマード基地を拠点に 運用する気球実験では一度のフライトで1ヶ月間程度飛翔することができる。以上の理由から、

4. GAPS 測定器と検出原理

たダークマター探索を行う予定である。

GAPS 測定器は主にリチウムドリフト型シリコン (Si(Li))半導体検出器群とTime of flight(TOF)シンチレーションカウンタ群で構成されている(図 2)[3]。Si(Li)半導体検出器は測定器の中心部の $1.6 \text{ m} \times 1.6 \text{ m} \times 2.0 \text{ m}$ の空間内にアレイ状に配置される。そのSi(Li)半導体検出器群を囲うようにしてパドル状のTOFシンチレーションカウンタが内外2層に配置されている。





GAPS では、励起エキゾチック原子を用いた手法で反粒 子の同定を行う[4]。飛来してきた宇宙線反粒子は測定器内 でエネルギー損失によって減速し、Si(Li)検出器内に捕捉 されて励起エキゾチック原子を生成する。捕捉された反粒 子はカスケード的に準位を落とし、反粒子種に対応した特 性 X 線を放出する。さらに反粒子が核子まで到達すると核 子対消滅を起こして π/p 群を生成する。反粒子種に固有な 特性 X 線を 1~2 本以上、 π/p 群を 5~6 個以上検出するこ とで反粒子の同定を行う(図 3)[5][6]。TOF シンチレーシ ョンカウンタは、入射宇宙線に対するトリガー生成、入射 宇宙線の速度(β)の測定、エネルギーデポジット(d*E*/dx) の測定や二次的に発生する π/p 群検知等の役割を担う。



5. TOF カウンタへの要求仕様と開発状況

TOF カウンタに対する要求仕様として、稀少な反重陽子を探索するために大きな面積立体角 が求められる。また、内外2層のTOF間の距離を1mとした場合、2層間の飛行時間で反重陽 子と反陽子を弁別するには、0.5 ns 程度以上の時間分解能が求められる[7]。さらに、気球実験 であるため、消費電力や読み出しチャンネル数にも制限がつく。低エネルギー宇宙線への透過性 も必要である[8]。以上を満たす TOF カウンタの基本設計として、これまでの検討により、各 TOF カウンタのシンチレータの寸法は長さ 1.8 m、幅 16 cm、薄さ5 mm のパドル状とし、両 端にはライトガイドを介して光電子増倍管(PMT)を取り付ける構造を考えている。隣接する TOF カウンタホドスコープ間をできるだけ密着させ面積立体角内の不感領域を最小化するため、 シンチレータ両端のライトガイドを曲げるような検討も求められる。

以上を満たすべく、TOF カウンタの設計の最適化検討を行っている。検討は、TOF カウンタの試作モデルによる性能評価とシミュレーションツールキット Geant4 を用いたカウンタ内の 光伝搬シミュレーションによる性能予測の双方からアプローチしている。本稿では、ライトガイ ドの形状、光電子増倍管(PMT)、そしてシンチレータ長の3種類のパラメータを変化させた性 能比較を報告する。

試作モデルに使用したシンチレータは Eljen EJ-200 であり、長さは 500 mm または 1500 mm、 幅と厚さは固定でそれぞれ 160 mm と 5 mm とした。ライトガイドには三菱ケミカルアクリラ イト#000 を使用した。PMT は浜松ホトニクス H6410 または R7600-200 を使用した。信号には 宇宙線 μ 粒子を用い、TOF シンチレータを挟む 2 個のトリガー用シンチレーションカウンタで トリガーした。トリガー用カウンタのシンチレータは長さ 10 mm、幅 160 mm、厚さ 10 mm で、 シンチレータの片側から浜松ホトニクスの PMT R9880-210 で信号を読み出した。以下で述べ る結果は、いずれも、シンチレータの長さ方向の中央部でトリガーをかけて測定した結果である。 結果の一例として、図 5 に示す試作モデルの結果を述べる[8][9]。シンチレータの長さは 500 mm であり、片方の端にはシンチレータと直交するライトガイド(カーブ型)を取り付けた。カーブ 型は TOF カウンタ間の密着性を向上させる一案である(図 4)。PMT には、受光面積は広い(ラ イトガイド端面 900 mm²)が走行時間広がり(TTS)は小さくない(1.1 ns)H6410 を用いた。その 結果、カーブ側(表 1 の PMT2)の検出光量や時間分解能は、ストレート側(表 1 の PMT1)より も 1 割程度劣っていた。とは言え、カーブ型にも不感領域抑制の効果はあることから、さらなる 詳細検討が必要であると考えている。

次に、長さ 500 mm のシンチレータの両端に端面積を絞ったライトガイドを取り付け、PMT R7600-200 で計測した。R7600-200 は、受光面積は広くない(324 mm^2)が、TTS には優れてい る(0.35 ns)。ライトガイド端面積が受光面積に等しい場合を表 1 の PMT4 に、受光面積をさら に小さい 144 mm²に絞った場合を表 1 の PMT3 に示す。表に示されたとおり、時間分解能では R7600-200 は H6410 よりも 1 割程度劣り、光電子数では R7600-200 は H6410 よりも 2 割程度 劣る結果となった。ただし、R7600-200 は H6410 よりも印加高電圧が低くて済み、小型なため に重量や不感領域の抑制に寄与するという利点もある。このようなことから、GAPS では R7600-200 を基本設計の PMT として位置づけている。

表1のPMT5とPMT6は、シンチレータを1500mmにし、H6410で受光した場合の実験結果である。シンチレータ長を500mmから1500mmに伸ばしたことで、時間分解能が2割程度悪化する結果となった。時間分解能確保のためにはシンチレータが短いほど良いが、GAPS測定器全体の読み出しチャンネル数の抑制のためには1枚あたりのシンチレータ寸法がある程度は大きい必要がある。

表1にまとめた各 PMT での時間分解能を見ると、全て 0.5 ns を満たす結果となっている。 ただし、これらの値にはトリガー用カウンタ自身の時間分解能が包含されている。そこで、より 高精度な評価を行うため、トリガー用カウンタも両側から PMT で信号を読み出すよう改変する 作業を進めている。これによりトリガー用カウンタ内の宇宙線通過位置を割り出すことができ、 トリガー用カウンタの位置依存性に伴う TOF カウンタの時間分解能悪化を低減できると見込ん でいる。なお、トリガー用カウンタの時間分解能の影響を除去した TOF カウンタの真の時間分 解能を簡便に推測するため、次のような考察も行った。表1に用いた実験データにおいて各 TOF カウンタの両端の PMT 信号を同等かつ独立だと仮定すると、両端の PMT 信号の時間情報の差 分はトリガー用カウンタ信号の位置依存性を相殺すると見なされる。この方法で算出した各 TOF カウンタの時間分解能を表2に示す。いずれも要求仕様の 0.5 ns を有意に上回っている。 なお、PMT としては、以上で述べた2製品以外に、浜松ホトニクス H11934-200 の使用も検 討している。H11934-200 は、中規模の受光面積(529mm²)、優れた TTS(0.27 ns)、比較的小型 軽量、比較的低い印加高電圧、の特色を兼ね備えている点が魅力である。シンチレータに関して は、EJ-200 が同等と謳っている Bicron BC-408 との性能比較も検討している。

一方、Geant4 を用いたシミュレーションでは、試作モデルと同一形状の TOF カウンタにお ける光伝搬シミュレーションをはじめ、TOF カウンタの設計パラメータを様々に変化させての パラメータスタディも行っている[10]。シミュレーションには EJ-200 のシンチレーション光ス ペクトル等の基本情報を設定した。PMT が検出する光電子数は、PMT の量子効率値を透過率 とする入射窓と反射率が 0 の光電陰極面を設定することで模擬した。そのうえで、光電陰極面 に早く到達した光電子の到達時間の分布の標準偏差をシミュレーションにおける時間分解能と 見なした。試作モデルと同一形状の TOF カウンタに関して、光電陰極面に 7 番目に到達した光 電子を用いてシミュレーションした時間分解能を表 2 に示す。PMT の TTS の効果や宇宙線が シンチレータ内を斜めに通過することに伴う光量増加の効果等はシミュレーションにまだ組み 込んでいないものの、シミュレーション結果は試作モデルと概ね同様の傾向を示し整合してい る。これを踏まえ、例えばシンチレータ長を 1800 mm に伸ばしても時間分解能に対する要求仕 様 0.5 ns を満たす見込みを得ている。今後は、試作モデルとの相互フィードバックにより、 Geant4 シミュレーションにおける TOF カウンタの応答を高精度化し、後述する測定器全体の シミュレーションに加味することで、TOF カウンタの設計最適化を図る予定である。



6. トリガースキームの検討

飛行時間の測定と並んで TOF カウンタが担う重要な役割はトリガー信号の生成である。稀少 な反重陽子を高効率でトリガーする必要がある一方で、反重陽子よりもフラックスが 10 桁程度 も高い宇宙線陽子などのバックグラウンドのトリガーレートは抑制する必要がある。GAPS の データ収集系の処理能力を勘案すると、データ収集に伴う不感時間(デットタイム)を十分に抑制 するにはトリガーレートをおよそ1kHz 程度以下に抑えたい。一方、20 m²sr を超える大面積立 体角を想定すると、内外 TOF カウンタを通過した荷電宇宙線イベントを無条件にトリガーする と、トリガーレートは陽子だけでもおよそ 100 kHz 程度になってしまう。そのため、反重陽子 や反陽子に対する高いトリガー効率を確保しつつ、デッドタイムを減らすことができるトリガ ー条件の検討が必要となる。

Si(Li)半導体検出器からの信号は応答が遅いため、トリガースキームには TOF カウンタの信 号のみを活用する。Geant4 を用いたシミュレーションにて陽子、反陽子、反重陽子等の宇宙線 イベントを模擬し、比較的シンプルなトリガースキームによってバックグラウンド陽子に対す る高い除去能と反粒子に対する高いトリガー効率を実現することを目指している。これまでの 検討の結果、高エネルギーバックグラウンド(運動エネルギーが1 GeV以上の陽子)に関しては、 外層 TOF カウンタのエネルギー損失を 1.0 MeV 以上に制約することで、82%を排除できる見 込みを得た。また、低エネルギーバックグラウンド(1 GeV 以下の陽子)はエネルギーデポジット のある TOF カウンタの枚数を 6 枚以上とする条件をかけることで多く除去でき、低エネルギー 陽子のトリガーレートを約 2%に抑制できる見込みである。ただし、この条件では反陽子のトリ ガー効率が 90%を下回ってしまうため、改善が必要である。具体的には、エネルギーデポジッ トのある TOF カウンタの分布(ヒットパターン)等の情報も活用することで、複合的なトリガー スキームの最適化を行っていく予定である。

7. PMT 較正装置の開発

GAPS は気球がフライトする低温低圧下で観測を行う。TOF カウンタは曝露環境で使用する ため、PMT は南極上空と同様な低温低圧下で動作するようポッティングしたうえで予め環境試 験を行う必要がある。GAPS で使用予定の PMT の本数は 400~500 本であり、1 年余の期間内 に全数を低温低圧下で較正・動作試験する必要がある。そこで、パルスレーザーによる人工光源 を用いて一度に多数の PMT を低温低圧下で試験できる較正システムを開発中である。

8. GAPS 測定器全体の詳細設計

前述の TOF カウンタ単体の性能評価結果を踏まえて、GAPS 測定器全体の詳細設計も進めて いる。Geant4 を用いて測定器全体を模擬し、TOF カウンタだけでなく Si(Li)検出器も含めた、 各構成要素の配置や形状等の設計パラメータの最適化検討を行っている。

9. まとめ

GAPS は宇宙線反粒子の高感度探索を通じたダークマター探査を主目的とする南極気球実験 計画である。その実現に向け、測定器の一つである Time of flight(TOF)シンチレーションカウ ンタの開発を行っている。これまでに試作した TOF カウンタの評価結果により、時間分解能に 対する要求仕様の 0.5 ns を満たす見込みを得ている。ただし、これまでの評価試験ではトリガ ー用シンチレーションカウンタ自身の時間分解能などの誤差も含めてしまっているため、今後 はトリガー用カウンタの改良などを行って評価試験の精度を向上し TOF カウンタの各設計パラ メータの詳細な最適化を図る予定である。トリガースキームの最適化や PMT 較正装置の開発等 も進めていき、GAPS 実施に備える予定である。

謝辞

PMT 較正装置の開発に際して甲南大・山本常夏研究室にご協力を頂いております。本研究の 一部は科研費(JP22340073, JP26707015, JP17H01136)、JAXA 小規模計画経費を受けて実施し ました。

参考文献

- 1. F. Donato et al., Phys. Rev. D 62(2000) 043003.
- 2. 福家英之 他, 宇宙科学シンポジウム(H28 年度)S5-024(SA6000060039)
- 3. H. Fuke et al., Adv. Space Res. 41(2008) 2056.
- 4. K. Mori et al., Astrophys. J. 566(2002)604.
- 5. T. Aramaki et al., Astropart. Phys. 49(2013)52-62
- 6. 小財正義 他, 大気球シンポジウム(H28 年度)isas-16-sbs-007
- 7. T. Aramaki et al., Astropart. Phys. 74(2016)6-13.
- 8. 和田拓也 他, 宇宙科学シンポジウム(H28 年度)P-031(SA6000060073)
- 9. 橋本岳, 2015 年度 青山学院大学卒業論文
- 10. 和田拓也, 2015年度 青山学院大学卒業論文