修士論文

GPGPU を用いた決定論的手法に基づく α固有値計算の高速化

名古屋大学大学院

工学研究科博士前期課程

総合エネルギー工学専攻

山本章夫研究室

山口 響

令和6年2月

GPGPU を用いた決定論的手法に基づく α固有値計算の高速化

山本章夫研究室 山口 響

1. 緒言

即発中性子減衰定数αとは、体系内に存在する中性子数が1/e倍に減少するまでの時定数の逆数に対応する 核特性である。近年、中性子非増倍体系でも測定可能な即発中性子減衰定数αを、数値解析結果の妥当性確認 や、データ同化による評価済み核データ更新に活用する手法が模索されている。ただし、決定論的手法に基 づいた即発中性子減衰定数αの固有値計算を考えた場合、輸送計算の反復法に多くの計算時間を要するため、 少ない角度分割数で済む高精度な角度分点や、拡散加速法の実装および反復計算の高速化が必要となる。ま た、水素原子核を多く含む水槽体系のように、非等方散乱が核特性に影響を及ぼす体系では、k_{eff}計算と同様 に非等方散乱中性子源を精度良く取り扱う必要もある。以上の課題を解決するため、本研究では GPGPU を 利用した高速な計算が可能な、非等方散乱中性子源を考慮したS_N法によるα固有値計算コードを開発した。

2. GPGPU を用いたα固有値計算コードの実装

GPGPUとは、画像処理装置である GPU を数値計算等に利用する技術であり、様々な物理シミュレーショ ンや機械学習など広い分野で活用が進んでいる。本研究では GPGPU による並列計算向けプラットフォーム の1つである CUDA を利用して、特に計算コストの高い①角度中性子束の更新を行う transport sweep、②非 等方散乱中性子源の更新、③拡散加速計算、以上3つの処理を改善した計算コードを新たに開発した。

GPU の性能を活用するには大量のデータに対して並列に処理する必要があるため、transport sweep の実装 では、エネルギー、中性子飛行方向、空間メッシュについて計算を並列化した。ここで、transport sweep を飛 行方向について並列化する場合、高次の非等方散乱を取り扱うために必要な各次の中性子束モーメント ϕ_m^l を 計算する際にスレッド同士で操作が競合する。そのため、高い実行コストを伴う不可分操作が多数回必要で あり、演算性能低下が課題となり得る。そこで本研究では、shared memory(GPU の小容量・高速なメモリ)を 利用したうえで、各スレッドが計算する展開次数の組(*l*,*m*)をずらして競合を回避することで、必要な不可分 操作の回数の削減を図った。これにより改善前の transport sweep コードに比べ約 2.8 倍の性能が達成できた。

3. 計算結果

開発したコードの有効性および妥当性を確認 するため、過去実験[1]の水槽体系について非等 方散乱を P7 成分まで考慮したα固有値計算を実 施した。最大寸法の水槽体系について、エネル ギー172 群、飛行方向分割数 1200、空間メッシ ユ数 36³の条件下で計算を実施したときの CPU・GPU コードによる計算時間の内訳を図に 示す。GPU を用いることで CPU を用いた場合 よりも全体で約 14.9 倍の高速化を実現した。ま





た、CPU・GPU コードの収束解が一致し、実験値[1]とよく一致することを確認した。以上より、GPGPU を用いた決定論的手法に基づくα固有値計算の高速化を実現することができた。

参考文献 [1] K. Kobayashi et al., J. Nucl. Sci. Technol., 3(7), pp. 275-288 (1966).

ロ頭発表: 1. <u>山口響</u>, 他, 日本原子力学会 2023 年春の年会, IK09, 3 月 13–15 日 (2023); **2.** <u>山口響</u>, 他, 日本原子力学会 2023 年秋の大会, 1M10, 9 月 6–8 日 (2023); **3.** <u>H. Yamaguchi</u>, et al., *Proc. RPHA2023*, B-2-9, Gyeongju, Korea, Oct. 24–26 (2023); **4.** 山口響, 他, 日本原子力学会 2024 年春の年会, 3 月 26–28 日 (2024) (発表予定);

目次

第1章	序論	1
1.1	背景	1
1.2	本研究の目的	2
1.3	本論文の構成	3
1.4	参考文献	3
第2章	SN法に基づくα固有値計算理論	5
2.1	本章の概要	5
2.2	SN法に基づくα固有値方程式の数値解法	5
2.2.	1 輸送理論に基づくα固有値方程式	5
2.2.	2 多群近似によるエネルギーの離散化	6
2.2.	3 飛行方向の離散化	6
2.2.	4 空間離散化と差分化	7
2.2.	5 境界条件	9
2.2.	6 非等方散乱成分の取扱	10
2.2.	7 角度分点セット	13
2.2.	8 反復解法	14
2.2.	9 transport sweep	15
2.3	拡散加速法	16
2.3.	1 拡散理論に基づくα固有値方程式	16
2.3.	2 中性子流補正係数	17
2.3.	3 拡散加速計算	19
2.4	delta-tracking 法による数値不安定性の改善	21
2.5	本章のまとめ	22
2.6	参考文献	23
第3章	GPGPU を用いたSN法に基づくα固有値計算コードの開発	24
3.1	本章の概要	24
3.2	GPGPU の概要	24
3.2.	1 CUDA プログラミングモデル	25
3.2.	2 CUDA におけるスレッド階層と SIMT アーキテクチャ	27
3.2.	3 CUDA におけるメモリ階層及びメモリアクセス	31
3.3	GPGPU を用いた核計算コード開発における課題	
3.4	GPGPU を用いたSN法に基づくα固有値計算の実装	
3.4.	1 計算フロー	39
3.4.	2 非等方散乱中性子源更新計算の並列化	43

3.4.3	transport sweep の並列化	45
3.4.4	消費メモリ量	68
3.5	GPGPU を用いたα固有値拡散加速計算の実装	71
3.5.1	計算フロー	71
3.5.2	計算の並列化	72
3.5.3	消費メモリ量	74
3.6	本章のまとめ	75
3.7	参考文献	
第4章	検証計算	
4.1	本章の概要	
4.2	計算条件	
4.3	α固有値計算コードの妥当性確認及び検証	85
4.3.1	妥当性確認及び GPU コードの検証	85
4.3.2	熱中性子散乱則に起因する不確かさの評価	
4.4	GPGPU を用いたα固有値計算コードの有効性検証	90
4.4.1	CPU コード・GPU コードによる計算時間の比較	90
4.4.2	考察	91
4.5	本章のまとめ	
4.6	参考文献	
第5章	結論	
5.1	まとめ	
5.2	今後の課題	
5.3	参考文献	
口頭発表		

第1章 序論

1.1 背景

軽水炉の詳細設計などに利用される軽水の中性子散乱断面積データには、広い入射中性 子エネルギーと媒質温度範囲(解析対象が軽水炉の場合には、それぞれ1×10⁻⁵ eV~20 MeV、 293.6~600 Kほど)にわたり信頼できるデータが必要とされる。特に、媒質の熱エネルギーと 同程度のエネルギーをもつ中性子は熱中性子と呼ばれ、軽水炉における核分裂反応への寄 与が大きいことから、熱中性子の散乱断面積は軽水炉解析において重要なデータとされる。

軽水素¹H の熱中性子の散乱においては、水の分子間振動などの水特有の複雑な分子運動 が散乱後の中性子のエネルギー分布に影響する[1]ことから、それらを考慮する熱中性子散 乱則(Thermal Scattering Law, TSL)データは軽水の熱中性子散乱断面積の評価値に大きく寄与 する。そのため、実験結果を用いたデータ同化による TSL データの更新が数値解析精度の 向上のために重要とされる[2]。しかし、核燃料を用いた臨界実験結果をデータ同化に利用 する場合、²³⁵U などの核燃料に含まれる核種が実効増倍率k_{eff}に強い影響を与えることから、 軽水の TSL を選択的に改善することは困難であった[3],[4]。

そこで、未臨界体系でも測定可能な核特性である即発中性子減衰定数αの測定結果と数値 解を、¹H の TSL データなどの評価済み核データの更新に活用することが提案されている [3],[5]。

即発中性子減衰定数αとは、体系内に存在する中性子数が1/eに減少するまでの時定数の 逆数であり、パルス中性子法[6],[7]などにより測定することができる。パルス中性子法では、 加速器中性子源などを用いて未臨界体系に周期的かつパルス状に中性子を打ち込むことを 繰り返し、中性子計数率の時間変化を測定することでαを得る。パルス中性子法により測定 された中性子計数率の時間変化の例を図 1.1 に示す。図 1.1 において即発中性子減衰定数α は指数関数的に減衰する中性子計数率の時定数の逆数に対応する。



図 1.1 パルス中性子実験における中性子計数率の時間変化の例 [8]

上述したように α は未臨界体系でも測定可能であることから、 α を用いることで核燃料を 含まない水槽体系のような極めて単純な体系を対象とした実験結果と数値解析結果を用い たデータ同化により、²³⁵Uなどの核分裂性核種による影響を排除しつつ、水の¹HTSLデー タが改善できる可能性があると期待されている[3]。また、核分裂性核種が存在する軽水減 速体系においても、 α は k_{eff} と強い相関を持つことから、 k_{eff} 不確かさやバイアスの低減も可 能である[9],[10]と見込まれている。

ここで、水槽体系を対象とした即発中性子減衰定数αの数値計算について考える。¹Hによる中性子の散乱反応は強い非等方性を持つことから、水分子が大量に含まれる比較的小さな水槽体系を対象とした計算では、臨界体系を対象とした*k*eff計算などと同様に非等方散乱中性子源の高精度な取扱が必要となる。これは*S*N法[11]のような中性子飛行方向を考慮した中性子輸送計算手法により可能であり、水のみからなる体系を対象とした*S*N法に基づくα固有値計算コードが先行研究[12]で試作されている。しかし、これらの決定論的手法に基づく計算手法では多数回の反復輸送計算が必要であり、大きな計算コストを伴う。ゆえに、少ない飛行方向分割数で高精度な計算が可能な角度分点セットや、拡散加速法などによる収束加速、反復計算自体の高速化が求められる。

以上で述べた課題を解決するため、本研究では計算手法の改良とともに、GPGPU(General-Purpose computing on Graphic Processing Units)と呼ばれる、GPU(Graphic Processing Unit)を計算の高速化などの画像処理以外の目的で利用する技術[13]に注目した。

1.2 本研究の目的

GPU は本来、画像処理を主に担う演算装置であるが、行列計算などのある特定の計算に おいては、数千のスレッドによる並列計算と広いメモリ帯域幅を活用して CPU を凌駕する 性能を発揮することができる。このように GPU を画像処理以外の目的で利用する技術は GPGPU と呼ばれ、GPGPU は近年気候や流体、天体、分子動力学のシミュレーションに代表 される科学技術計算や、機械学習など広い分野に活用されており、炉物理計算分野において も活用が進んでいる[14],[15],[16]。そこで本研究では、GPGPU を活用して S_N 法に基づく α 固 有値計算を高速化することを目的とする。

より具体的には、 S_N 法の計算において大きな計算コストを要する非等方散乱中性子源更 新及び transport sweep の GPGPU による高速化を図る。また、 S_N 法の反復計算の収束加速の ため、拡散加速法を実装する。さらに、拡散加速法において大きな計算コストを要する、散 乱中性子源更新と内部反復計算を GPGPU により高速化することも図る。

2

1.3 本論文の構成

本論文は5章構成である。

第2章では、 S_N 法に基づいた α 固有値計算理論について理解を促すため、 S_N 法に基づく α 固有値計算理論について述べる。まず、 S_N 法に基づく α 固有値方程式の数値解法と S_N 法の収束を加速するための拡散加速法[17]について述べる。また、 S_N 法及び拡散加速計算の数値不安定性の改善のために導入した delta-tracking 法[18]について説明する。

第3章では、GPGPUを用いた S_N 法に基づく α 固有値計算コードの開発について述べる。 まず、GPUを科学技術計算などに応用する技術である GPGPUの概要を説明する。次に、 GPGPUを用いた核計算コード開発において一般に課題となる事柄について述べる。そして、 S_N 法に基づく α 固有値計算及び α 固有値拡散加速計算を GPGPU により実装する手法につい て、それぞれ具体的に述べる。

第4章では、第2章及び第3章に基づき開発した、GPGPUを用いた S_N 法に基づく α 固有 値計算コードの妥当性や高速化の効果を検証する。まず、本章の妥当性確認及び検証におけ る計算条件について述べる。次に、先行研究による α 実験値と、開発した CPU 及び GPU コ ードによる α の計算結果を比較することで、開発したコードの妥当性確認及び検証を実施す る。また、熱中性子散乱則に起因する α 計算値の不確かさについても評価する。そして、開 発した CPU 及び GPU コードの計算時間を比較し、GPU コードの有効性を検証する。

第5章では、本論文のまとめと今後の課題を述べる。

- 1.4 参考文献
- [1] J. VAIBHAV, "Theoretical and Experimental Approach Towards Generation of Thermal Scattering Law for Light Water," tel-02390769, Université de Lille (2018).
- [2] D. ROCHMAN, A. VASILIEV, H. FERROUKHI, et al., "Impact of H in H₂O Thermal Scattering Data on Criticality Calculation: Uncertainty and Adjustment," *EPJ Nuclear Sci. Technol.*, 8, 3 (2022); https://doi.org/10.1051/epjn/2021028.
- [3] Y. HARADA, H. YAMAGUCHI, T. ENDO, et al., "Uncertainty Quantification of Prompt Neutron Decay Constant α due to the Thermal Neutron Scattering Law of Water," *Proc. M&C* 2023, Ontario, Canada, Aug. 13–17, 2023, American Nuclear Society (2023).
- [4] Y. HARADA, H. YAMAGUCHI, T. ENDO, et al., "Data Assimilation Using Prompt Neutron Decay Constant for Water to Reduce Uncertainties due to Thermal Neutron Scattering Law," *Proc. ICNC 2023*, Sendai, Japan, Oct. 1–6, 2023, ICNC2023 organizing committee (2023).
- [5] T. ENDO, A. NOGUCHI, A. YAMAMOTO, et al., "Perturbation-Theory-Based Sensitivity Analysis of Prompt Neutron Decay Constant for Water-Only System", *Transactions of American Nuclear Society*, 124, pp.184-187 (2021).
- [6] B. E. SIMMONS and J. S. KING, "A Pulsed Neutron Technique for Reactivity Determination," *Nuclear Science and Engineering*, 3, 5, 595 (1958); https://doi.org/10.13182/NSE3-595-608.

- [7] KOBAYASHI K, SEKI Y, MIZOO N, et al. Measurement and Calculation of Neutron Diffusion Parameters in Water. *Journal of Nuclear Science and Technology*, 3, 275 (1966).
- [8] F. NISIOKA. "炉物理実験手法に対する Dynamic Mode Decomposition の応用," MS Thesis, Nagoya University, Department of Energy Engineering (May 2022).
- [9] T. ENDO and A. YAMAMOTO, "Data Assimilation Using Subcritical Measurement of Prompt Neutron Decay Constant," *Nuclear Science and Engineering*, **194**, 11, 1089 (2020); https://doi.org/10.1080/00295639.2020.1720499.
- [10] Y. HARADA, H. YAMAGUCHI, T. ENDO, et al., "即発中性子減衰定数を用いたデータ同 化による軽水の熱中性子散乱則に起因した不確かさの低減,"日本原子力学会 2024 春 の年会, Higashiosaka, Japan, Mar. 26–28, 2024.
- [11] D. G. CACUCI, Ed., *Handbook of nuclear engineering*, Vol. 2, Springer, New York; London (2010).
- [12] A. NOGUCHI. "水体系における即発中性子減衰定数の決定論的数値解析手法に関する 検討," BS Thesis, Nagoya University, Department of Energy Science and Engineering (Feb. 2022).
- [13] R. VUDUC and J. CHOI, "A Brief History and Introduction to GPGPU," Modern Accelerator Technologies for Geographic Information Science, X. Shi, V. Kindratenko, and C. Yang, Eds., pp. 9–23, Springer US, Boston, MA (2013); https://doi.org/10.1007/978-1-4614-8745-6_2.
- [14] Y. KODAMA, "GPUを用いた MOC の高速化に関する研究," MS Thesis, Nagoya University, Materials, Physics and Energy Engineering (Feb. 2010).
- [15] S. JEON et al., "Methods and Performance of a GPU-Based Pinwise Two-Step Nodal Code VANGARD," *Progress in Nuclear Energy*, **156**, 104528 (2023); https://doi.org/10.1016/j.pnucene.2022.104528.
- [16] T. OKUBO, T. ENDO, and A. YAMAMOTO, "An Efficient Execution of Monte Carlo Simulation Based on Delta-Tracking Method Using GPUs," *Journal of Nuclear Science and Technology*, 54, 1, 30 (2017); https://doi.org/10.1080/00223131.2016.1202793.
- [17] A. ZHU, M. JARRETT, Y. XU, et al., "An optimally diffusive Coarse Mesh Finite Difference Method to Accelerate Neutron Transport Calculations," *Annals of Nuclear Energy*, 95, 116 (2016); https://doi.org/10.1016/j.anucene.2016.05.004.
- [18] J. LEPPÄNEN, "Performance of Woodcock Delta-Tracking in Lattice Physics Applications Using the Serpent Monte Carlo Reactor Physics Burnup Calculation Code," *Annals of Nuclear Energy*, **37**, 5, 715 (2010); https://doi.org/10.1016/j.anucene.2010.01.011.

第2章 S_N法に基づくα固有値計算理論

2.1 本章の概要

本研究では、中性子の飛行方向及び非等方散乱を考慮した α 固有値計算のために、中性子 輸送計算手法の 1 つである S_N 法(離散座標法)[1],[2]を利用する。 S_N 法に基づく α 固有値計算 理論について理解を促すため、本章では S_N 法に基づく α 固有値計算理論について述べる。2.2 節では、 S_N 法に基づく α 固有値方程式の数値解法について述べ、2.3 節では S_N 法の収束を加 速するための拡散加速[3]について述べる。2.4 節では、 S_N 法及び拡散加速計算の数値不安定 性の改善のために導入した delta-tracking 法[4]について説明する。

2.2 S_N法に基づくα固有値方程式の数値解法

本節では、 S_N 法に基づく α 固有値方程式の数値解法について述べる。2.2.1 項では輸送理論 に基づく α 固有値方程式を示す。それに続いて、2.2.2 項で多群近似によるエネルギーの離散 化を、2.2.3 項で飛行方向の離散化、2.2.4 項では空間離散化及び差分化について、それぞれ 説明する。2.2.5 項では境界条件の取り扱いについて、2.2.6 項では非等方散乱成分の取り扱 いについて述べ、2.2.7 項では角度分点セットについて述べる。2.2.8 項では導出した α 固有 値方程式の数値解を得る具体的な方法について述べ、2.2.9 項ではそれに必要な transport sweep と呼ばれる操作について述べる。

2.2.1 輸送理論に基づくα固有値方程式

中性子に関する時間依存のボルツマン輸送方程式は次式のように表される[1]

$$\frac{1}{\nu(E)}\frac{\partial}{\partial t}\psi(\boldsymbol{r},\boldsymbol{\Omega},\boldsymbol{E},t) + \boldsymbol{\Omega}\cdot\boldsymbol{\nabla}\psi(\boldsymbol{r},\boldsymbol{E},\boldsymbol{\Omega},t) + \Sigma_{t}(\boldsymbol{r},\boldsymbol{E},t)\psi(\boldsymbol{r},\boldsymbol{E},\boldsymbol{\Omega},t) = Q(\boldsymbol{r},\boldsymbol{\Omega},\boldsymbol{E},t)$$
(2.1)

	/上里	
r	・ 11/1白	
	• [丛臣	

- **Ω** : 中性子飛行方向
- *E* : 中性子エネルギー

t :時間

- *v*(*E*) : 中性子速度
- $\psi(\mathbf{r}, E, \mathbf{\Omega}, t)$:角度中性子束
- $\Sigma_t(\mathbf{r}, \mathbf{E}, t)$: 巨視的全断面積
- *Q*(*r*, **Ω**, *E*, *t*) : 中性子源

ここで、即発中性子減衰定数αが指数関数的に減少すると仮定すると、角度中性子束ψの時 間微分は以下のように表現できる。

$$\psi \propto \exp(-\alpha t) \Rightarrow \frac{\partial \psi}{\partial t} = -\alpha \psi$$
 (2.2)

これを式(2.1)に代入すると、輸送理論に基づくα固有値方程式が次のように導出できる[5]。

$$\mathbf{\Omega} \cdot \nabla \psi(\mathbf{r}, E, \mathbf{\Omega}) + \left\{ \Sigma_{\mathrm{t}}(\mathbf{r}, E) - \frac{\alpha}{\nu(E)} \right\} \psi(\mathbf{r}, E, \mathbf{\Omega}) = Q(\mathbf{r}, \mathbf{\Omega}, E)$$
(2.3)

2.2.2 多群近似によるエネルギーの離散化

エネルギーの離散化では、中性子エネルギーをいくつかのグループに分ける多群近似が 用いられる。エネルギーg群の角度中性子束、中性子源、巨視的全断面積、中性子速度を式 (2.4)-(2.7)のように定義する[1]。

$$\psi_g(\mathbf{r}, \mathbf{\Omega}) = \int_{E_g}^{E_{g-1}} \psi(\mathbf{r}, E, \mathbf{\Omega}) dE$$
(2.4)

$$Q_g(\mathbf{r}, \mathbf{\Omega}) = \int_{E_g}^{E_{g-1}} Q(\mathbf{r}, E, \mathbf{\Omega}) dE$$
(2.5)

$$\Sigma_{\mathrm{t},g}(\boldsymbol{r}) = \frac{\int_{E_g}^{E_{g-1}} \Sigma_{\mathrm{t}}(\boldsymbol{r}, E) \phi(\boldsymbol{r}, E) dE}{\int_{E_g}^{E_{g-1}} \phi(\boldsymbol{r}, E) dE}$$
(2.6)

$$\frac{1}{\nu_g(\mathbf{r})} = \frac{\int_{E_g}^{E_{g-1}} \phi(\mathbf{r}, E) / \nu(E) dE}{\int_{E_g}^{E_{g-1}} \phi(\mathbf{r}, E) dE}$$
(2.7)

ここで、 $\phi(r, E)$ は全中性子束であり、次式により定義される。

$$\phi(\mathbf{r}, E) = \int_0^{4\pi} \psi(\mathbf{r}, E, \mathbf{\Omega}) d\mathbf{\Omega}$$
(2.8)

多群近似により、ボルツマン輸送方程式は次のようにNG個の連立方程式の形に書き直すことができる。

$$\mathbf{\Omega} \cdot \nabla \psi_g(\mathbf{r}, \mathbf{\Omega}) + \left\{ \Sigma_{\mathrm{t},g}(\mathbf{r}) - \frac{\alpha}{\nu_g} \right\} \psi_g(\mathbf{r}, \mathbf{\Omega}) = Q_g(\mathbf{r}, \mathbf{\Omega}) \quad , 1 \le g \le NG$$
(2.9)

2.2.3 飛行方向の離散化

 S_N 法では、全立体角4 π をND個の飛行方向で代表させることで式(2.9)を飛行方向について 離散化する[1]。これにより、次式が導出できる。

$$\mathbf{\Omega}_{d} \cdot \nabla \psi_{g,d}(\mathbf{r}) + \left\{ \Sigma_{\mathbf{t},g}(\mathbf{r}) - \frac{\alpha}{v_g} \right\} \psi_{g,d}(\mathbf{r}) = Q_{g,d}(\mathbf{r}) \quad , 1 \le d \le ND$$
(2.10)

このとき、全中性子束は、飛行方向に対して解析的に積分する代わりに、各飛行方向 Ω_d に対する重みを w_d としたガウス求積により求められる[1],[2]。

$$\phi_g(\mathbf{r}) = 4\pi \sum_{d=1}^{ND} w_d \psi_{g,d}(\mathbf{r})$$
(2.11)

上式において、waの総和は1となるように規格化されている。

$$\sum_{d=1}^{ND} w_d = 1$$
 (2.12)

ND個の w_d と Ω_d の組は角度分点セットと呼ばれる。角度分点セットについては、2.2.7 項で 詳しく述べる。

2.2.4 空間離散化と差分化

本節では 3 次元直交座標系を仮定して空間の離散化を行う。3 次元直交座標系における r, Ω_d は以下のように表される。

$$\boldsymbol{r} = \boldsymbol{x}\boldsymbol{e}_{\boldsymbol{x}} + \boldsymbol{y}\boldsymbol{e}_{\boldsymbol{y}} + \boldsymbol{z}\boldsymbol{e}_{\boldsymbol{z}} \tag{2.13}$$

e_x : x軸方向の単位ベクトル

ey : y軸方向の単位ベクトル

ez : z軸方向の単位ベクトル

$$\boldsymbol{\Omega}_{d} = \mu_{d} \boldsymbol{e}_{x} + \eta_{d} \boldsymbol{e}_{y} + \xi_{d} \boldsymbol{e}_{z}$$
(2.14)

- *μ* : *x*軸方向の方向余弦
- η : y軸方向の方向余弦
- *ξ* : z軸方向の方向余弦

式(2.13), (2.14)より、式(2.10)は次式のように書き直せる。

$$\left(\mu_{d}\frac{\partial}{\partial x}+\eta_{d}\frac{\partial}{\partial y}+\xi_{d}\frac{\partial}{\partial z}\right)\psi_{g,d}(\mathbf{r})+\left\{\Sigma_{\mathrm{t},g}(\mathbf{r})-\frac{\alpha}{v_{g}}\right\}\psi_{g,d}(\mathbf{r})=Q_{g,d}(\mathbf{r})$$
(2.15)

ここで、計算体系を*x*,*y*,*z*方向にそれぞれ*NX*,*NY*,*NZ*個のメッシュに分割するとき、各*i*,*j*,*k* 番目のメッシュについて、

- ▶ メッシュの中点の座標: (x_i, y_i, z_k)
- メッシュのx, y, z方向長さ: Δx_i, Δy_i, Δz_k
- ▶ メッシュ内で多群断面積は一定
- メッシュ内の平均角度中性子束ψ_{g,d,i,j,k}:

$$\psi_{g,d,i,j,k} = \frac{1}{\Delta x_i \Delta y_j \Delta z_k} \int_{x_i^-}^{x_i^+} \int_{y_j^-}^{y_j^+} \int_{z_k^-}^{z_k^+} \psi_{g,d}(\mathbf{r}) \, dx \, dy \, dz \tag{2.16}$$

メッシュ内の平均角度中性子源Q_{g,d,i,j,k}:

$$Q_{g,d,i,j,k} = \frac{1}{\Delta x_i \Delta y_j \Delta z_k} \int_{x_i^-}^{x_i^+} \int_{y_j^-}^{y_j^+} \int_{z_k^-}^{z_k^+} Q_{g,d}(\mathbf{r}) \, dx \, dy \, dz \tag{2.17}$$

とする。ただし、上添え字の±は各メッシュ各軸の正、負方向の境界を表す。式(2.15)を各メ ッシュについて積分することで、差分化された次式を得る[1]。

$$\frac{\mu_{d}}{\Delta x_{i}} \left(\psi_{g,d,i,j,k}^{x+} - \psi_{g,d,i,j,k}^{x-} \right) + \frac{\eta_{d}}{\Delta y_{j}} \left(\psi_{g,d,i,j,k}^{y+} - \psi_{g,d,i,j,k}^{y-} \right) + \frac{\xi_{d}}{\Delta z_{k}} \left(\psi_{g,d,i,j,k}^{k+} - \psi_{g,d,i,j,k}^{k-} \right) \\
+ \left\{ \Sigma_{t,g,i,j,k} - \frac{\alpha}{v_{g}} \right\} \psi_{g,d,i,j,k} = Q_{g,d,i,j,k}$$
(2.18)

 $\psi_{g,a,i,j,k}^{x\pm}$: x方向±側境界面における角度中性子束 $\psi_{g,a,i,j,k}^{y\pm}$: z方向±側境界面における角度中性子束 $\psi_{g,a,i,j,k}^{z\pm}$: z方向±側境界面における角度中性子束

ここまでで、エネルギー、飛行方向、空間について離散化されたα固有値方程式(2.18)が得られた。しかし、例えば流入角度中性子束として $\psi_{g,d,i,j,k}^{x-}, \psi_{g,d,i,j,k}^{y-}$ が既知であるとしても、 $\psi_{g,d,i,j,k}^{x+}, \psi_{g,d,i,j,k}^{y+}, \psi_{g,d,i,j,k}^{y+}, \psi_{g,d,i,j,k}^{y+}, \psi_{g,d,i,j,k}^{y+}, \psi_{g,d,i,j,k}^{z+}, \psi_{g,d,i,j,k}^{z+}$ は未知であり、未知数の数に対して式の数が不足しており、方程式を解くためには別の関係式が必要とされる。本研究ではこの関係式としてダイヤモンド差分法[1],[2],[6]を利用する。ダイヤモンド差分法では式(2.18)に対して次式に示す近似を適用する。

$$\psi_{g,d,i,j,k} = \frac{\psi_{g,d,i,j,k}^{x-} + \psi_{g,d,i,j,k}^{y-}}{2}$$

$$= \frac{\psi_{g,d,i,j,k}^{y-} + \psi_{g,d,i,j,k}^{y+}}{2}$$

$$= \frac{\psi_{g,d,i,j,k}^{z-} + \psi_{g,d,i,j,k}^{z+}}{2}$$
(2.19)

ここで、各メッシュに対するx,y,z方向からの流入、流出角度中性子束をそれぞれ次のよう に定義する(図 2.1)。

$$\begin{aligned}
\psi_{g,d,i,j,k}^{xin} &= \begin{cases} \psi_{g,d,i,j,k}^{x-} & \text{if } \mu_d > 0 \\ \psi_{g,d,i,j,k}^{x+} & \text{if } \mu_d < 0 \end{cases}, \quad \psi_{g,d,i,j,k}^{xout} &= \begin{cases} \psi_{g,d,i,j,k}^{y+} & \text{if } \mu_d < 0 \\ \psi_{g,d,i,j,k}^{y-} & \text{if } \eta_d > 0 \\ \psi_{g,d,i,j,k}^{y+} & \text{if } \eta_d < 0 \end{cases}, \quad \psi_{g,d,i,j,k}^{yout} &= \begin{cases} \psi_{g,d,i,j,k}^{y+} & \text{if } \eta_d > 0 \\ \psi_{g,d,i,j,k}^{y-} & \text{if } \eta_d < 0 \end{cases} \end{aligned} (2.20) \\
\psi_{g,d,i,j,k}^{zin} &= \begin{cases} \psi_{g,d,i,j,k}^{z-} & \text{if } \xi_d > 0 \\ \psi_{g,d,i,j,k}^{z+} & \text{if } \xi_d < 0 \end{cases}, \quad \psi_{g,d,i,j,k}^{zout} &= \begin{cases} \psi_{g,d,i,j,k}^{y+} & \text{if } \xi_d > 0 \\ \psi_{g,d,i,j,k}^{z-} & \text{if } \xi_d < 0 \end{cases} \end{aligned} (2.20) \\
\psi_{g,d,i,j,k}^{xin} &= \begin{cases} \psi_{g,d,i,j,k}^{z-} & \text{if } \xi_d < 0 \\ \psi_{g,d,i,j,k}^{z-} & \text{if } \xi_d < 0 \end{cases} \end{aligned}$$

図 2.1 2次元平面での平均角度中性子束と流入・流出角度中性子束

式(2.18), (2.19), (2.20)より、各メッシュの平均角度中性子束を次式により表すことができる。

$$\psi_{g,d,i,j,k} = \frac{Q_{g,d,i,j,k} + 2\left(\frac{|\mu_d|}{\Delta x_i}\psi_{g,d,i,j,k}^{xin} + \frac{|\eta_d|}{\Delta y_j}\psi_{g,d,i,j,k}^{yin} + \frac{|\xi_d|}{\Delta z_k}\psi_{g,d,i,j,k}^{zin}\right)}{\left(\Sigma_{\mathsf{t},g,i,j,k} - \frac{\alpha}{v_g}\right) + 2\left(\frac{|\mu_d|}{\Delta x_i} + \frac{|\eta_d|}{\Delta y_j} + \frac{|\xi_d|}{\Delta z_k}\right)}$$
(2.21)

 $Q_{g,d,i,j,k}, \psi_{g,d,i,j,k}^{xin}, \psi_{g,d,i,j,k}^{yin}, \psi_{g,d,i,j,k}^{zin}$ が既知であれば、式(2.21)により平均角度中性子束 $\psi_{g,d,i,j,k}$ を計算することができる。そして、 $\psi_{g,d,i,j,k}$ を計算することができれば、式(2.19), (2.20)より流出角度中性子束を次式により計算することができる。

$$\psi_{g,d,i,j,k}^{xout} = 2\psi_{g,d,i,j,k} - \psi_{g,d,i,j,k}^{xin}
\psi_{g,d,i,j,k}^{yout} = 2\psi_{g,d,i,j,k} - \psi_{g,d,i,j,k}^{yin}
\psi_{g,d,i,j,k}^{zout} = 2\psi_{g,d,i,j,k} - \psi_{g,d,i,j,k}^{zin}$$
(2.22)

2.2.5 境界条件

本研究では、簡単のため、真空境界条件のみを取り扱う。真空境界条件は、体系境界面からの入射角度中性子束が0であることに相当し、以下のように与えられる。

$$\begin{cases} \psi_{g,d,0,j,k}^{xin} = 0 & \text{if } \mu_d > 0 \\ \psi_{g,d,NX,j,k}^{xin} = 0 & \text{if } \mu_d < 0 \end{cases}$$
(Vacuum B. C.) (2.23)

$$\begin{cases} \psi_{g,d,i,0,k}^{yin} = 0 & \text{if } \eta_d > 0 \\ \psi_{g,d,i,NY,k}^{yin} = 0 & \text{if } \eta_d < 0 \end{cases}$$
(Vacuum B. C.) (2.24)

$$\begin{cases} \psi_{g,d,i,j,0}^{zin} = 0 & \text{if } \xi_d > 0 \\ \psi_{g,d,i,j,NZ}^{zin} = 0 & \text{if } \xi_d < 0 \end{cases}$$
(Vacuum B. C.) (2.25)

2.2.6 非等方散乱成分の取扱

散乱反応には非等方性があり、例えば¹Hのような軽い核種との散乱反応では、中性子は 前方に偏って散乱される。本項では、その散乱反応の非等方性の取り扱いについて述べる。

まず、実球面調和関数 $R_l^m(\Omega)$ は球面調和関数 $Y_l^m(\Omega)$ を用いて次のように表現される[2]。ただし、 $Y_l^m(\Omega)$ *は球面調和関数 $Y_l^m(\Omega)$ の複素共役を表す。

$$R_l^m(\mathbf{\Omega}) \equiv \begin{cases} (Y_l^m(\mathbf{\Omega}) - Y_l^m(\mathbf{\Omega})^*)/\sqrt{2} & \text{if } m < 0\\ Y_l^m(\mathbf{\Omega}) & \text{if } m = 0\\ (Y_l^m(\mathbf{\Omega}) + Y_l^{-m}(\mathbf{\Omega})^*)/\sqrt{2} & \text{if } m > 0 \end{cases}$$
(2.26)

実球面調和関数 $R_l^m(\Omega)$ は球面調和関数 $Y_l^m(\Omega)$ と同様に次の直交規格化の条件式を満たす(次 式における δ はクロネッカーのデルタである)。

$$\int_{0}^{4\pi} R_l^m(\mathbf{\Omega}) R_{l'}^{m'}(\mathbf{\Omega}) d\mathbf{\Omega} = \frac{4\pi}{2l+1} \delta_{ll'} \delta_{mm'}$$
(2.27)

そして、角度中性子束及び中性子源を、次のように実球面調和関数 $R_l^m(\Omega)$ で展開することを考える。

$$\psi(\boldsymbol{r},\boldsymbol{\Omega},E) = \sum_{l=0}^{NL} \frac{2l+1}{4\pi} \sum_{m=-l}^{l} \phi_l^m(\boldsymbol{r},E) R_l^m(\boldsymbol{\Omega})$$
(2.28)

$$Q(\mathbf{r}, \mathbf{\Omega}, E) = \sum_{l=0}^{NL} \frac{2l+1}{4\pi} \sum_{m=-l}^{l} Q_{l}^{m}(\mathbf{r}, E) R_{l}^{m}(\mathbf{\Omega})$$
(2.29)

 $\phi_l^m(\mathbf{r}, \mathbf{\Omega}, E)$:各展開次数に対応する中性子東モーメント(展開係数) $Q_l^m(\mathbf{r}, \mathbf{\Omega}, E)$:各展開次数に対応する中性子源モーメント(展開係数) このとき、中性子東モーメントは次式のように表せる。

$$\phi_l^m(\boldsymbol{r}, \boldsymbol{E}) = \int_0^{4\pi} \psi(\boldsymbol{r}, \boldsymbol{\Omega}, \boldsymbol{E}) R_l^m(\boldsymbol{\Omega}) d\boldsymbol{\Omega}$$
(2.30)

また、式(2.28)を式(2.8)に代入し、式(2.27)の直交関係を用いると、次式を得る。

$$\phi(\mathbf{r}, E) = \phi_0^0(\mathbf{r}, E) \tag{2.31}$$

すなわち、式(2.28)の展開の第1項は全中性子束に等しい。式(2.28)~(2.31)をエネルギー、 飛行方向、空間について離散化した形にすると、以下のように表せる。

$$\psi_{g,d,i,j,k} = \sum_{l=0}^{NL} \frac{2l+1}{4\pi} \sum_{m=-l}^{l} \phi_{l,g,i,j,k}^{m} R_{l}^{m}(\mu_{d},\eta_{d},\xi_{d})$$
(2.32)

$$Q_{g,d,i,j,k} = \sum_{l=0}^{NL} \frac{2l+1}{4\pi} \sum_{m=-l}^{l} Q_{l,g,i,j,k}^{m} R_{l}^{m}(\mu_{d},\eta_{d},\xi_{d})$$
(2.33)

$$\phi_{l,g,i,j,k}^{m} = \sum_{d=1}^{ND} w_{d} \psi_{g,d,i,j,k} R_{l}^{m}(\mu_{d}, \eta_{d}, \xi_{d})$$
(2.34)

$$\phi_{g,i,j,k} = \phi^0_{0,g,i,j,k} \tag{2.35}$$

また、非等方散乱断面積 $\Sigma_{s}(r, \Omega' \rightarrow \Omega, E' \rightarrow E)$ は、次のように実球面調和関数 $R_{l}^{m}(\Omega)$ で展開 することができる[2]。

$$\Sigma_{\rm s}(\boldsymbol{r},\boldsymbol{\Omega}'\to\boldsymbol{\Omega},E'\to E) = \sum_{l=0}^{NL} \frac{2l+1}{4\pi} \sum_{m=-l}^{l} \Sigma_{\rm sl}(\boldsymbol{r},E'\to E) R_l^m(\boldsymbol{\Omega}') R_l^m(\boldsymbol{\Omega})$$
(2.36)

$$\Sigma_{\rm sl}(\boldsymbol{r}, E' \to E) = \int_0^{\pi} P_l(\cos\theta) \Sigma_{\rm s}(\boldsymbol{r}, \cos\theta, E' \to E) \sin\theta \, d\theta$$

$$= \int_{-1}^{1} P_l(\mu) \Sigma_{\rm s}(\boldsymbol{r}, \mu, E' \to E) \, d\mu$$
(2.37)

 μ : 散乱角度の方向余弦 $\mu = \cos\theta = \mathbf{\Omega} \cdot \mathbf{\Omega}'$

*P_l(µ) : ルジャンドル*多項式

 $\Sigma_{sl}(r, E' \to E)$ は巨視的散乱断面積をルジャンドル多項式で展開したときのl次の展開係数に相当する。例えば、l = 0,1のとき以下のように表される。

$$\Sigma_{s0}(\mathbf{r}, E' \to E) = \int_{-1}^{1} P_0(\mu) \Sigma_s(\mathbf{r}, \mu, E' \to E) \, d\mu = \int_{-1}^{1} \Sigma_s(\mathbf{r}, \mu, E' \to E) \, d\mu$$
(2.38)

$$\Sigma_{s1}(\mathbf{r}, E' \to E) = \int_{-1}^{1} P_{1}(\mu) \Sigma_{s}(\mathbf{r}, \mu, E' \to E) d\mu = \int_{-1}^{1} \mu \Sigma_{s}(\mu) d\mu$$

$$= \frac{\int_{-1}^{1} \mu \Sigma_{s}(\mathbf{r}, \mu, E' \to E) d\mu}{\int_{-1}^{1} \Sigma_{s}(\mathbf{r}, \mu, E' \to E) d\mu} \int_{-1}^{1} \Sigma_{s}(\mathbf{r}, \mu, E' \to E) d\mu = \bar{\mu} \Sigma_{s0}$$
(2.39)

*µ*は散乱角度の平均方向余弦であり、次式により表される。

$$\bar{\mu} = \frac{\int_{-1}^{1} \mu \Sigma_{\rm s}(\mathbf{r},\mu,E'\to E) \, d\mu}{\int_{-1}^{1} \Sigma_{\rm s}(\mathbf{r},\mu,E'\to E) \, d\mu}$$
(2.40)

なお、本研究では非増倍体系すなわち核分裂のない体系を計算対象とするため、核分裂源 は考慮しない。従って、中性子源 $Q(r, \Omega, E)$ は次式により表される。

$$Q(\boldsymbol{r},\boldsymbol{\Omega},E) = \int_0^\infty \int_0^{4\pi} \Sigma_{\rm s}(\boldsymbol{r},\boldsymbol{\Omega}' \to \boldsymbol{\Omega},E' \to E) \psi(\boldsymbol{r},\boldsymbol{\Omega},E) d\boldsymbol{\Omega}' dE'$$
(2.41)

式(2.36)を式(2.41)に代入して、次式を得る。

$$Q(\mathbf{r}, \mathbf{\Omega}, E) = \int_{0}^{\infty} \sum_{l=0}^{NL} \frac{2l+1}{4\pi} \sum_{m=-l}^{l} \sum_{sl} (\mathbf{r}, E' \to E) R_{l}^{m}(\mathbf{\Omega}) \left(\int_{0}^{4\pi} \psi(\mathbf{r}, \mathbf{\Omega}', E') R_{l}^{m}(\mathbf{\Omega}') d\mathbf{\Omega}' \right) dE'$$

$$(2.42)$$

さらに、式(2.30)より上式は以下のように変形できる。

$$Q(\boldsymbol{r},\boldsymbol{\Omega},E) = \int_0^\infty \sum_{l=0}^{NL} \frac{2l+1}{4\pi} \sum_{m=-l}^l \Sigma_{sl}(\boldsymbol{r},E' \to E) \phi_l^m(\boldsymbol{r},E) R_l^m(\boldsymbol{\Omega}) \, dE'$$
(2.43)

式(2.29)、(2.43)より、 $Q_l^m(r, \Omega, E)$ は次のように表現できる。

$$Q_l^m(\boldsymbol{r}, \boldsymbol{\Omega}, E) = \int_0^\infty \Sigma_{sl}(\boldsymbol{r}, E' \to E) \phi_l^m(\boldsymbol{r}, E') \, dE'$$
(2.44)

上式をエネルギー、飛行方向、空間について離散化することで、次式を得る。

$$Q_{l,g,i,j,k}^{m} = \sum_{g'=1}^{NG} \Sigma_{sl,g' \to g,i,j,k} \phi_{l,g',i,j,k}^{m}$$
(2.45)

 $\Sigma_{sl,g'
ightarrow g}$: g'群からg群へのl次の巨視的非等方散乱断面積

2.2.7 角度分点セット

 S_N 法では、前項で示したような球面調和関数を用いた数値積分を正確に計算することが 重要となる。ゆえに角度分点セットは、少ない中性子飛行方向分割数NDで、高精度に高次 Ol,mまで数値積分できることが望ましい。代表的な角度分点セットとしては、level symmetric 分点[1],[2](図 2.2)や Chebyshev-Legendre 分点[6],[7]などが挙げられる。

本研究では、少ない飛行方向分割数で高精度な球面調和関数の積分計算が可能である特 徴を持つ icosahedral 分点[8](図 2.3)を利用する。level symmetric 分点では、20次(飛行方向分 割数 440, 図 2.2(ii))を超えると負の重みが出現するという問題があった[7]。そこで、方位角 を等間隔に離散化し、極角を Gauss-Legendre 公式で離散化するような分点(例: Chebyshev-Legendre 分点)が開発されたが、このような分点では極付近に分点が集中してしまう問題が 生じる。一方で Ahrens と Beylkin により提案された icosahedral 分点は、正二十面体の回転 群を用いることで球面に対するほぼ最適な求積が可能な分点セットとなっており、分点は 球面上でほぼ一様に分布する。先行研究[9]において、icosahedral 分点を利用することで、中 性子輸送計算の射線効果が低減できると報告されている。



図 2.3 icosahedral 分点[10]

一方で、 S_N 法で icosahedral 分点を用いる場合には注意すべき点がある。通常の icosahedral 分点には、方向余弦 μ, η, ξ のいずれかが0となることがあり、これは2.2.4 項や2.2.5 項で述 べた角度中性子束の取り扱いと整合性が取れなくなる問題がある。そこで、icosahedral 分点 セットを極角と方位角方向にいくらか回転させ、方向余弦が0とならないようにした上で 計算を実施する必要がある。また、回転後の icosahedral 分点は各象限について対称ではな いため、完全反射境界条件を適用することが困難である点にも注意する必要がある。 2.2.8 反復解法

本項では、数値計算により即発中性子減衰定数αを得る方法について述べる。

即発中性子減衰定数αは式(2.18)で示したα固有値方程式の最小固有値に対応するが、式 (2.18)を行列形式で表してそれに対し逆べき乗などを直接適用することは、係数行列が巨大 で複雑な疎行列となることから、現実的ではない。よって、通常このような問題に対しては 反復法が用いられる。反復法では以下に示すような逆べき乗法に相当する手順により最小 のα固有値を得ることができる[5]。

1. 全中性子束と α の初期値 $\phi_0^{0,(0)}$ と $\alpha^{(0)}$ を与える。(l,m) = (0,0)以外の高次の中性子束モー メント $\phi_l^{m,(0)}$ はゼロとする。ここで、 $\phi_0^{0,(0)}$ は次式を満たすよう規格化する。

$$\alpha^{(n)} = \frac{1}{\sum_{g=1}^{NG} \sum_{k=1}^{NZ} \sum_{j=1}^{NY} \sum_{i=1}^{NX} \frac{\phi_{0\,g,i,j,k}^{0\,(n)}}{v_g} \Delta x_i \Delta y_j \Delta z_k}$$
(2.46)

- 2. n回目の外部反復を開始。
- 3. *g* = 1とする。
- 4. $\phi_{l,g,i,j,k}^{m,(n-1)}$ を用いて、式(2.45)及び(2.33)によりg群の各メッシュに対し $Q_{l,g,i,j,k}^{m,(n)}$ 及び $Q_{g,d,i,j,k}^{(n)}$ を計算する。
- 5. $Q_{g,d,i,j,k}^{(n)}$ を用いて、transport sweep(次項で説明)により $\psi_{g,d,i,j,k}^{(n)}$ を計算する。 また、式(2.34)と $\psi_{g,d,i,j,k}^{(n)}$ を用いて $\phi_{l,g,i,j,k}^{m,(n)}$ を計算する。
- 6. 手順 4.と 5.を*g* = *NG*まで繰り返す。
- 7. 式(2.46)によりα⁽ⁿ⁾を計算する。
- 8. $\alpha^{(n)} \ge \alpha^{(n-1)}$ の相対差異が収束判定基準 ϵ 未満になるまで、手順 2.から 7.を繰り返す。

2.2.9 transport sweep

transport sweep とは、与えられた中性子源 $Q_{g,d,i,j,k}$ に対して、式(2.21)及び式(2.22)に基づき 各飛行方向について角度中性子束 $\psi_{g,d,i,j,k}$ を更新する計算のことをいう。式(2.21)、(2.22)か らわかるように、ある空間メッシュ(*i*,*j*,*k*)の流出角度中性子束 $\psi_{g,d,i,j,k}^{yout}, \psi_{g,d,i,j,k}^{yout}, \phi_{g,d,i,j,k}^{zout}$ を求 めるには、その空間メッシュの平均角度中性子束 $\psi_{g,d,i,j,k}$ が必要で、平均角度中性子束を求 めるには流入角度中性子束 $\psi_{g,d,i,j,k}^{xin}, \psi_{g,d,i,j,k}^{yin}, \psi_{g,d,i,j,k}^{xin}$ が必要である。ゆえに、transport sweep で は以下の手順でそれぞれの値を評価する。

- 流入角度中性子束: 境界条件(式(2.23)-(2.25))により与えるか、 流入側に隣接する空間メッシュからの流出角度中性子束を流入角度中性子束とする。
- 2. 平均角度中性子束:式(2.21)に基づき計算する。
- 3. 流出角度中性子束:式(2.22)に基づき計算する。
- 流出側に隣接する空間メッシュへ移動し、最後のメッシュに到達するまで1.から手順 を繰り返す。

空間メッシュのどの面が流入、流出側となるかは、各方向余弦 μ_d , η_d , ξ_d の正負の組み合わ せによるため、空間メッシュを移動する順序は正負の組み合わせごとに変える必要がある。 例えば $\mu_d > 0$, $\eta_d > 0$, $\xi_d > 0$ の場合、(*i*,*j*,*k*)の計算は(*i* – 1,*j*,*k*),(*i*,*j* – 1,*k*),(*i*,*j*,*k* – 1)の計算 結果に依存するため、これを満たすようにメッシュを移動しながら計算する必要がある。例 として、 $\mu_d > 0$, $\eta_d > 0$, $\xi_d > 0$ の場合の計算順序の一例を図に示す。



図 2.4 transport sweep の計算順序の例($\mu_d > 0, \eta_d > 0, \xi_d > 0$)

2.3 拡散加速法

 S_N 法のような中性子輸送計算手法は、自群散乱を陽に取り扱うため収束性が悪いことが知られている[1]。ゆえに実用的な中性子輸送計算では通常、収束性を改善するため様々な加速法を適用する必要がある。本節では、開発したコードに適用した加速法の1つである拡散加速法[3]について述べる。

2.3.1 項では、拡散加速法の基本となる拡散理論に基づくα固有値方程式を示す。2.3.2 項 では拡散加速計算において、詳細計算(本研究の場合*S_N*法計算)で得られる正味の中性子流を 再現するための中性子流補正係数について述べ、2.3.3 項では拡散加速計算で解くべきα固有 値方程式と計算手順について述べる。

2.3.1 拡散理論に基づくα固有値方程式

拡散加速法は、詳細計算における正味の中性子流と反応率を保存するようにして拡散理 論に基づいた方程式を解いた結果を利用することで詳細計算の収束性を高める手法である [11]。拡散加速法の基本となる拡散理論に基づくα固有値方程式をエネルギー及び空間につ いて離散化、差分化したものを以下に示す[5],[11]。ただし、本研究では非増倍体系を計算対 象とするため、核分裂源項を含んでいないことに注意されたい。

$$\frac{J_{g,i,j,k}^{x+} - J_{g,i,j,k}^{x-}}{\Delta x_i} + \frac{J_{g,i,j,k}^{y+} - J_{g,i,j,k}^{y-}}{\Delta y_j} + \frac{J_{g,i,j,k}^{z+} - J_{g,i,j,k}^{z-}}{\Delta z_k} + \Sigma_{t,g,i,j,k}\phi_{g,i,j,k}$$
(2.47)

$$= \frac{\alpha}{v_g} \phi_{g,i,j,k} + \sum_{g'=1} \Sigma_{\mathbf{s},g' \to g,i,j,k} \phi_{g,i,j,k}$$

$$J_{g,i,j,k}^{x-} \approx -\frac{2D_{g,i-1,j,k}D_{g,i,j,k}}{D_{g,i-1,j,k}\Delta x_i + D_{g,i,j,k}\Delta x_{i-1}} (\phi_{g,i,j,k} - \phi_{i-1,j,k,g})$$
(2.48)

$$J_{g,i,j,k}^{x+} \approx -\frac{2D_{g,i,j,k}D_{g,i+1,j,k}}{D_{g,i,j,k}\Delta x_{i+1} + D_{g,i+1,j,k}\Delta x_i} (\phi_{i+1,j,k,g} - \phi_{g,i,j,k})$$
(2.49)

$$J_{g,i,j,k}^{y-} \approx -\frac{2D_{g,i,j-1,k}D_{g,i,j,k}}{D_{g,i,j-1,k}\Delta y_j + D_{g,i,j,k}\Delta y_{j-1}} (\phi_{g,i,j,k} - \phi_{i,j-1,k,g})$$
(2.50)

$$J_{g,i,j,k}^{y+} \approx -\frac{2D_{g,i,j,k}D_{g,i,j+1,k}}{D_{g,i,j,k}\Delta y_{j+1} + D_{g,i,j+1,k}\Delta y_j} \left(\phi_{i,j+1,k,g} - \phi_{g,i,j,k}\right)$$
(2.51)

$$J_{g,i,j,k}^{z-} \approx -\frac{2D_{g,i,j,k-1}D_{g,i,j,k}}{D_{g,i,j,k-1}\Delta z_k + D_{g,i,j,k}\Delta z_{k-1}} \left(\phi_{g,i,j,k} - \phi_{i,j,k-1,g}\right)$$
(2.52)

$$J_{g,i,j,k}^{z+} \approx -\frac{2D_{g,i,j,k}D_{g,i,j,k+1}}{D_{g,i,j,k}\Delta z_{k+1} + D_{g,i,j,k+1}\Delta z_k} \left(\phi_{i,j,k+1,g} - \phi_{g,i,j,k}\right)$$
(2.53)

D_{g,i,j,k}:拡散係数

J^{x±} g_{a,i,i,k} : x方向±側境界面における平均中性子流

- -

 $J_{g,i,j,k}^{y\pm}$: y方向±側境界面における平均中性子流

J^{z±} J_{al.l.k} : z方向±側境界面における平均中性子流 拡散計算においては、ボルツマン輸送方程式に対して球面調和関数展開を行うことで導出される P1 方程式に基づいた次式の拡散係数が一般に用いられる[11]。

$$D = \frac{1}{3(\Sigma_{\rm t} - \Sigma_{\rm s1})} = \frac{1}{3\Sigma_{\rm tr}}$$
(2.54)

Σ_{tr} : 巨視的輸送面積

なお、上式においてエネルギー群の添字gは省略している。

ただし、開発したコードの S_N 法計算では式(2.18)に示すように、巨視的全断面積が $(\Sigma_{\mathrm{t},g,i,j,k} - \alpha/v_g)$ と補正されるような計算をしているため、拡散係数も同様に次式のように補正することとした。

$$D = \frac{1}{3\left(\Sigma_{\rm tr} - \frac{\alpha}{\nu}\right)} \tag{2.55}$$

2.3.2 中性子流補正係数

拡散加速法では、詳細計算で得られた正味の中性子流を再現する必要がある(空間均質化・ エネルギー群縮約を行う場合は、反応率の保存も考慮する必要がある)。しかし、式(2.55)で 定義した拡散係数を用いた拡散計算では、詳細計算の正味の中性子流を再現することがで きない。そこで拡散加速法では、拡散計算における中性子流に補正項を加えることで正味の 中性子流を再現する。本項ではその際用いられる中性子流補正係数の計算方法について述 べる。

まず、S_N法による詳細計算において、正味の中性子流は以下の式により求められる[1]。

$$J_{g,i,j,k}^{x-} = 4\pi \sum_{d=0}^{ND} w_d \psi_{g,d,i,j,k}^{x-} \mu_d$$
(2.56)

$$J_{g,i,j,k}^{x+} = 4\pi \sum_{d=0}^{ND} w_d \psi_{g,d,i,j,k}^{x+} \mu_d$$
(2.57)

$$J_{g,i,j,k}^{y^{-}} = 4\pi \sum_{d=0}^{ND} w_{d} \psi_{g,d,i,j,k}^{y^{-}} \eta_{d}$$
(2.58)

$$J_{g,i,j,k}^{y+} = 4\pi \sum_{\substack{d=0\\ND}}^{ND} w_d \psi_{g,d,i,j,k}^{y+} \eta_d$$
(2.59)

$$J_{g,i,j,k}^{z-} = 4\pi \sum_{\substack{d=0\\ND}}^{ND} w_d \psi_{g,d,i,j,k}^{z-} \xi_d$$
(2.60)

$$J_{g,i,j,k}^{z+} = 4\pi \sum_{d=0}^{ND} w_d \psi_{g,d,i,j,k}^{z+} \xi_d$$
(2.61)

ここで、詳細計算で得られた正味の中性子流 $J_{g,i,j,k}^{\text{fine},x+}$ と拡散加速計算における正味の中性子流 $J_{g,i,j,k}^{\text{diff},x+}$ が一致するように、以下のような補正を考える。

$$J_{g,i,j,k}^{\text{diff},x^{+}} = J_{g,i,j,k}^{\text{fine},x^{+}} = J_{g,i,j,k}^{\text{FD},x^{+}} + (\,\,\bar{\mathfrak{AEII}}\,)$$

$$= \frac{2D_{g,i,j,k}D_{g,i+1,j,k}}{D_{g,i,j,k}\Delta x_{i+1} + D_{g,i+1,j,k}\Delta x_{i}} (\phi_{i+1,j,k,g} - \phi_{g,i,j,k}) + D_{cor,g,i,j,k}^{x^{+}} (\phi_{g,i+1,j,k} + \phi_{i,j,k,g})$$
(2.62)

上式において、 $J_{g,i,j,k}^{\text{FD},x+}$ は拡散理論に基づく有限差分式で得られる正味の中性子流、すなわち式(2.49)に相当する。上式右辺第2項の $D_{\text{cor},g,i,j,k}^{x+}$ が中性子流補正係数と呼ばれる(拡散係数との混同に注意)。 $D_{\text{cor},g,i,j,k}^{x+}$ は上式を変形して得られる次式により計算できる。他の境界面についても同様に求めた補正項 $D_{\text{cor},g,i,j,k}^{y+}$ 、 $D_{\text{cor},g,i,j,k}^{z+}$ も併せて示す。

 $D_{\mathrm{cor},g,i,j,k}^{x+}$

$$=\frac{1}{\left(\phi_{g,i,j,k}+\phi_{i+1,j,k,g}\right)}\left\{J_{g,i,j,k}^{\text{fine},x+}+\frac{2D_{g,i,j,k}D_{g,i+1,j,k}}{D_{g,i,j,k}\Delta x_{i+1}+D_{g,i+1,j,k}\Delta x_{i}}\left(\phi_{i+1,j,k,g}-\phi_{g,i,j,k}\right)\right\}$$
(2.63)

 $D_{\text{cor},g,i,j,k}^{y+}$

$$=\frac{1}{\left(\phi_{g,i,j,k}+\phi_{i,j+1,k,g}\right)}\left\{J_{g,i,j,k}^{\text{fine},y+}+\frac{2D_{g,i,j,k}D_{g,i,j+1,k}}{D_{g,i,j,k}\Delta y_{j+1}+D_{g,i,j+1,k}\Delta y_{j}}\left(\phi_{i,j+1,k,g}-\phi_{g,i,j,k}\right)\right\}$$
(2.64)

 $D_{\mathrm{cor},g,i,j,k}^{z+}$

$$= \frac{1}{\left(\phi_{g,i,j,k} + \phi_{i,j,k+1,g}\right)} \left\{ J_{g,i,j,k}^{\text{fine},z+} + \frac{2D_{g,i,j,k}D_{g,i,j,k+1}}{D_{g,i,j,k}\Delta z_{k+1} + D_{g,i,j,k+1}\Delta z_k} \left(\phi_{i,j,k+1,g} - \phi_{g,i,j,k}\right) \right\}$$
(2.65)

2.3.3 拡散加速計算

式(2.62)–(2.65)と同様にして各方向のメッシュ境界面について求めた、拡散加速計算にお ける正味の中性子流 $J_{g,i,j,k}^{\text{diff},y\pm}, J_{g,i,j,k}^{\text{diff},z\pm}$ と中性子流補正係数 $D_{\text{cor},g,i,j,k}^{y\pm}, D_{\text{cor},g,i,j,k}^{z\pm}, D_{\text{cor},g,i,j,k}^{z\pm}$ を式(2.47)に代入することで、次の7点階差式を得る。

$$\begin{aligned} A_{g,i,j,k}^{x^{-}}\phi_{g,i-1,j,k} + A_{g,i,j,k}^{y^{-}}\phi_{g,i,j-1,k} + A_{g,i,j,k}^{z^{-}}\phi_{g,i,j,k-1} + A_{g,i,j,k}^{0}\phi_{g,i,j,k} + \\ A_{g,i,j,k}^{x^{+}}\phi_{g,i+1,j,k} + A_{g,i,j,k}^{y^{+}}\phi_{g,i,j+1,k} + A_{g,i,j,k}^{z^{+}}\phi_{g,i,j,k+1} \end{aligned}$$

$$= Q_{g,i,j,k}$$
(2.66)

$$Q_{g,i,j,k} = \frac{\alpha}{v_g} \phi_{g,i,j,k} + \sum_{\substack{g'=1\\g' \neq g}}^{NG} \Sigma_{s0,g' \to g,i,j,k} \phi_{g',i,j,k}$$
(2.67)

ここで、各係数Aは通常の拡散計算とは異なり、以下のように表される。

$$A_{g,i,j,k}^{x-} = -\frac{2D_{g,i-1,j,k}D_{g,i,j,k}}{D_{g,i-1,j,k}\Delta x_i + D_{g,i,j,k}\Delta x_{i-1}} \left(\phi_{g,i,j,k} - \phi_{i-1,j,k,g}\right) - \frac{D_{\text{cor},g,i,j,k}^{x-}}{\Delta x_i}$$
(2.68)

$$A_{g,i,j,k}^{x-} = -\frac{2D_{g,i,j,k}D_{g,i+1,j,k}}{D_{g,i,j,k}\Delta x_{i+1} + D_{g,i+1,j,k}\Delta x_i} \left(\phi_{i+1,j,k,g} - \phi_{g,i,j,k}\right) + \frac{D_{\text{cor},g,i,j,k}^{x+}}{\Delta x_i}$$
(2.69)

$$A_{g,i,j,k}^{y-} = -\frac{2D_{g,i,j-1,k}D_{g,i,j,k}}{D_{g,i,j-1,k}\Delta y_j + D_{g,i,j,k}\Delta y_{j-1}} \left(\phi_{g,i,j,k} - \phi_{i,j-1,k,g}\right) - \frac{D_{\text{cor},g,i,j,k}^{y-}}{\Delta y_j}$$
(2.70)

$$A_{g,i,j,k}^{y+} = -\frac{2D_{g,i,j,k}D_{g,i,j+1,k}}{D_{g,i,j,k}\Delta y_{j+1} + D_{g,i,j+1,k}\Delta y_j} \left(\phi_{i,j+1,k,g} - \phi_{g,i,j,k}\right) + \frac{D_{\text{cor},g,i,j,k}^{y+}}{\Delta y_j}$$
(2.71)

$$A_{g,i,j,k}^{z-} = -\frac{2D_{g,i,j,k-1}D_{g,i,j,k}}{D_{g,i,j,k-1}\Delta z_k + D_{g,i,j,k}\Delta z_{k-1}} \left(\phi_{g,i,j,k} - \phi_{i,j,k-1,g}\right) - \frac{D_{\text{cor},g,i,j,k}^{z-}}{\Delta z_k}$$
(2.72)

$$A_{g,i,j,k}^{z+} = -\frac{2D_{g,i,j,k}D_{g,i,j,k+1}}{D_{g,i,j,k}\Delta z_{k+1} + D_{g,i,j,k+1}\Delta z_k} \left(\phi_{i,j,k+1,g} - \phi_{g,i,j,k}\right) + \frac{D_{\text{cor},g,i,j,k}^{z+}}{\Delta z_k}$$
(2.73)

$$A_{g,i,j,k}^{0} = \Sigma_{r,g,i,j,k} - \left(A_{g,i,j,k}^{x-} + A_{g,i,j,k}^{x-} + A_{g,i,j,k}^{y-} + A_{g,i,j,k}^{y+} + A_{g,i,j,k}^{z-} + A_{g,i,j,k}^{z+} + A_{g,i,j,k}^{z+}\right) + \frac{2\left(D_{\text{cor},g,i,j,k}^{x-} - D_{\text{cor},g,i,j,k}^{x-}\right)}{\Delta x_{i}} + \frac{2\left(D_{\text{cor},g,i,j,k}^{y+} - D_{\text{cor},g,i,j,k}^{y-}\right)}{\Delta y_{j}} + \frac{2\left(D_{\text{cor},g,i,j,k}^{z+} - D_{\text{cor},g,i,j,k}^{z-}\right)}{\Delta z_{k}}$$

$$(2.74)$$

 $\Sigma_{\mathbf{r},g}$: g群の巨視的除去断面積 ($\Sigma_{\mathbf{r},g} = \Sigma_{\mathbf{t},g} - \Sigma_{\mathbf{s}0,g
ightarrow g}$)

拡散加速法では、式(2.66)のα固有値方程式を解くことで得られる、詳細計算における正 味の中性子流と反応率を再現した全中性子束を詳細計算に反映することで、詳細計算の収 束を加速させる。α固有値計算の外部反復を対象とした拡散加速計算の具体的な手順を以 下に示す。

1. 詳細計算のn回目の transport sweep が完了した後、詳細計算の $\phi_0^{\text{ofine},(n)}$ 及び正味の中性

子流 $J^{\text{fine},(n)}$ 、 $\alpha^{\text{fine},(n-1)}$ を用いて、中性子流補正係数 D_{cor} 及び係数Aを計算する。ただし、中性子流 $J^{\text{fine},(n)}$ は、transport sweep の際に式(2.56)–(2.61)により計算しておく必要がある。ここで、上付き文字のfineは詳細計算の変数であることを表す。

2. 詳細計算n回目の外部反復の全中性子束 $\phi_0^{0,(0)}$ を、拡散加速計算の全中性子束初期値 $\phi^{\text{diff},(0)}$ とする。 α の初期値 $\alpha^{\text{diff},(0)}$ は次式により与える。ここで、上付き文字のdiffは拡散 加速計算の変数であることを表す。

$$\alpha^{\text{diff},(n')} = \frac{1}{\sum_{g=1}^{NG} \sum_{k=1}^{NZ} \sum_{j=1}^{NY} \sum_{i=1}^{NX} \frac{\phi_{i,j,k,g}^{\text{diff},(n')}}{v_g} \Delta x_i \Delta y_j \Delta z_k}$$
(2.75)

- 3. n'回目の外部反復開始(拡散加速計算の外部反復回数をn'で示すこととする)。
- 4. $\alpha^{\text{diff},(n')} \geq \phi^{\text{diff},(n')}_{g,i,j,k}$ を用いて、式(2.67)により各エネルギー群の各メッシュに対し $Q^{\text{diff},(n')}_{i,j,k,g}$ を計算する。
- 5. 連立方程式を各エネルギー群について解き、 $\phi_{g,i,j,k}^{\text{diff},(n'+1)}$ を計算する。(内部反復計算)
- 6. 式(2.75)により $\alpha^{\text{diff},(n'+1)}$ を計算する。
- 7. φ^{diff}_{g,i,i,k}及びα^{diff}の収束判定基準を満足するまで、手順 3.から 6.を繰り返す。
- 8. 収束した全中性子束 $\phi_{g,i,j,k}^{\text{diff}}$ を用いて次式のように詳細計算の中性子束を更新して、拡 散加速計算を完了する。

$$\phi_{l\ g,i,j,k}^{m\text{fine},(n,\text{after})} = \phi_{l\ g,i,j,k}^{m\text{fine},(n,\text{before})} \frac{\phi_{g,i,j,k}^{\text{diff}}}{\phi_{0\ g,i,j,k}^{0\text{fine}(n,\text{before})}}$$
(2.76)

2.4 delta-tracking 法による数値不安定性の改善

本研究で開発した計算コードにおいて、アルミニウムのような密度が小さい、すなわち巨 視的全断面積が小さい材質が計算体系に含まれる場合に、拡散加速計算が不安定化または 発散しやすい問題があることがわかった。より具体的には、全断面積が小さい場合に S_N 法の 詳細計算に中 $(\Sigma_{t,g,i,j,k} - \alpha/v_g) < 0$ となる場合があり、これにより生じる負の角度中性子束 が数値不安定性をもたらす。そこで本研究では、本来モンテカルロ計算において計算を効率 化するための手法である delta-tracking 法[4]を、数値不安定性の改善のために用いることと した。以下では、その具体的な手法について述べる。

delta-tracking 法では、次式のように各次の自群散乱断面積に仮想的な散乱断面積 $\Sigma_{0,g}$ を加える。

$$\Sigma_{\mathrm{sl},g'\to g}^* = \Sigma_{\mathrm{sl},g'\to g} + \Sigma_{0,g} \tag{2.77}$$

 $\Sigma^*_{sl,g'
ightarrow g}$: g'群からg群へのl次の補正された巨視的非等方散乱断面積

Σ_{0.g} : g群の仮想散乱断面積

これに対応して、巨視的全断面積を以下のように補正する。

$$\Sigma_{\mathbf{t},g}^* = \Sigma_{\mathbf{t},g} + \Sigma_{\mathbf{0},g} \tag{2.78}$$

Σ_{tl,g}:g群の補正された巨視的全断面積

これらの補正の結果、元のα固有値方程式(2.79)は式(2.80)のように書き換えられる。

$$\mathbf{\Omega}_{d} \cdot \nabla \psi_{g,d} + \left\{ \Sigma_{t,g} - \frac{\alpha}{\nu_{g}} \right\} \psi_{g,d} = \sum_{l=0}^{NL} \frac{2l+1}{4\pi} \sum_{m=-l}^{l} \sum_{g'=1}^{NG} \Sigma_{sl,g' \to g} \, \phi_{l}^{m}{}_{g} R_{l}^{m}(\mathbf{\Omega}_{d})$$
(2.79)

$$\Omega_{d} \cdot \nabla \psi_{g,d} + \left\{ \Sigma_{t,g} - \frac{\alpha}{v_{g}} + \Sigma_{0,g} \right\} \psi_{g,d}$$

$$= \sum_{l=0}^{NL} \frac{2l+1}{4\pi} \sum_{m=-l}^{l} \sum_{g'=1}^{NG} \left(\Sigma_{sl,g' \to g} + \Sigma_{0,g} \delta_{gg'} \right) \phi_{l}^{m}{}_{g} R_{l}^{m}(\Omega_{d})$$

$$(2.80)$$

 $\delta_{gg'}$: $2 \Box \dot{\lambda}_{yd} = 0$

このとき、式(2.28)より展開次数上限NLを十分に大きくとれば、式(2.80)の左辺の $\Sigma_{0,g}\psi_{g,d}$ と 右辺の仮想散乱源 $\sum_{l=0}^{NL} \{(2l+1)/4\pi\} \sum_{m=-l}^{l} \sum_{g'=1}^{NG} \Sigma_{0,g} \delta_{gg'} \phi_{l,g}^{m} R_{l}^{m}(\Omega_{d})$ は等しくなり、互いに 打ち消す合うことがわかる。ゆえに、このように設定した仮想散乱は、散乱前後で中性子エ ネルギーの飛行方向が変化しない散乱であるといえる。

$$\psi(\mathbf{r}, \mathbf{\Omega}, E) = \sum_{l=0}^{NL} \frac{2l+1}{4\pi} \sum_{m=-l}^{l} \phi_l^m(\mathbf{r}, E) R_l^m(\mathbf{\Omega})$$
(2.28)
 $\exists E = \frac{1}{2} \sum_{l=0}^{NL} \frac{2l+1}{4\pi} \sum_{m=-l}^{l} \phi_l^m(\mathbf{r}, E) R_l^m(\mathbf{\Omega})$

ここで、例えば計算体系の α の推定値を α_{est} として、仮想散乱断面積を $\Sigma_{0,g} = \alpha_{est}/v_g$ のように設定すれば、 $(\Sigma_{t,g,i,j,k} - \alpha/v_g)$ の項は $(\Sigma_{t,g,i,j,k} - \alpha/v_g + \alpha_{est}/v_g)$ のように補正され、負の値をとりにくくなることから、数値不安定性を改善することができる。

2.5 本章のまとめ

本章では、 S_N 法に基づく α 固有値計算理論について述べた。

2.2 節では、 S_N 法に基づく α 固有値方程式の数値解法について述べた。まず、2.2.1 項で輸送理論に基づく α 固有値方程式を示した。そして、2.2.2 項、2.2.3 項、2.2.4 項でエネルギー、飛行方向、空間について離散化を行い、 S_N 法に基づく離散化された α 固有値方程式を導出した。また、2.2.5 項では本研究で取り扱う真空境界条件について、2.2.6 項では実球面調和関数展開を利用した非等方散乱成分の取り扱いについて説明した。2.2.7 項では角度分点セットについて述べた。本研究では、少ない飛行方向分割数で高精度な球面調和関数の積分計算が可能である特徴を持つ icosahedral 分点を利用するが、方向余弦が 0 とならないように分点をいくらか回転する必要があり、それに伴い完全反射境界条件の適用が困難であることに注意しなければならない。そして 2.2.8 項では、導出した α 固有値方程式の最小固有値に対応する即発中性子減衰定数 α を、逆べき乗法に相当する反復解法により得る手順を述べた。2.2.9 項では、反復解法において必要な、与えられた中性子源 $Q_{g,d,i,j,k}$ に対し各飛行方向について角度中性子束 $\psi_{g,d,i,j,k}$ を更新する計算である、transport sweep について述べた。transport sweep では、あるメッシュについての計算は隣接メッシュからの流入角度中性子束に依存するため、飛行方向に応じて計算順序を変える必要がある。

2.3 節では S_N 法の収束を加速するための拡散加速法について述べた。2.3.1 項では、拡散加速法の基本となる拡散理論に基づく α 固有値方程式を示した。拡散加速法では詳細計算で得られた正味の中性子流を再現する必要があることから、2.3.2 項では拡散加速計算において詳細計算(S_N 法計算)で得られる正味の中性子流を再現するための中性子流補正係数 D_{cor} について述べた。2.3.3 項では拡散加速計算で解くべき α 固有値方程式を導出し、正味の中性子流を再現した全中性子束を計算し、詳細計算に反映する手順について述べた。

2.4 節では、delta-tracking 法による数値不安定性の改善について述べた。本研究で開発した計算コードにおいて、巨視的全断面積が小さい材質が計算体系に含まれる場合に $(\Sigma_{t,g,i,j,k} - \alpha/v_g)$ の項が負となることで、拡散加速計算が不安定化または発散しやすい問題 があることがわかった。そこで、仮想散乱源を導入することで $(\Sigma_{t,g,i,j,k} - \alpha/v_g)$ の項を $(\Sigma_{t,g,i,j,k} - \alpha/v_g + \alpha_{est}/v_g)$ のように補正し、負の値をとりにくくすることで数値不安定性の 改善を図った。

- 2.6 参考文献
- [1] D. G. CACUCI, Ed., *Handbook of nuclear engineering*, Vol. 2, Springer, New York; London (2010).
- [2] K. KOBAYASHI, *原子炉物理*, コロナ社, Tokyo (1996).
- [3] N. Z. CHO, C. J. PARK, "A Comparison of Coarse Mesh Rebalance (CMR) and Coarse Mesh Finite Difference (CMFD) Acceleration Methods for the Neutron Transport Calculations," *Proc. M&C 2003*, Gatlinburg, Tennessee, April 6–11, 2003, American Nuclear Society (2003).
- [4] J. LEPPÄNEN, "Performance of Woodcock delta-tracking in lattice physics applications using the Serpent Monte Carlo reactor physics burnup calculation code," *Annals of Nuclear Energy*, 37 5, 715 (2010); https://doi.org/10.1016/j.anucene.2010.01.011.
- [5] T. ENDO, A. NOGUCHI, A. YAMAMOTO, et al., "Perturbation-Theory-Based Sensitivity Analysis of Prompt Neutron Decay Constant for Water-Only System", *Transactions of American Nuclear Society*, 124, pp.184-187 (2021).
- [6] R. E. ALCOUFFE, R. S. BAKER, J. A. TURNER, et al., "PARTISN MANUAL," LA-UR-02-5633, Los Alamos National Laboratory (2002).
- [7] G. LONGONI, A. HAGHIGHAT, J. BROWN, et al., "Investigation of new quadrature sets for discrete ordinates method with application of non-conventional problems," *Proc. 2001 ANS Summer Meeting*, (2001).
- [8] C. AHRENS and G. BEYLKIN, "Rotationally invariant quadratures for the sphere," Proc. R. Soc. A., 465 2110, 3103 (2009); https://doi.org/10.1098/rspa.2009.0104.
- [9] K. MANALO, C. D. AHRENS, and G. SJODEN, "Advanced quadratures for three-dimensional discrete ordinate transport simulations: A comparative study," *Annals of Nuclear Energy*, 81, 196 (2015); https://doi.org/10.1016/j.anucene.2015.02.032.
- [10] T. ENDO, "Study and Visualization of Icosahedral Quadrature," ResearchGate; https://www.researchgate.net (accessed Dec 6, 2023).

第3章 GPGPUを用いたS_N法に基づくα固有値計算コードの開発

3.1 本章の概要

本章では、GPGPUを用いた S_N 法に基づく α 固有値計算コードの開発について述べる。3.2 節では、GPUを科学技術計算などに応用する技術である GPGPUの概要を説明する。3.3 節 では、GPGPUを用いた核計算コード開発において一般に課題となる事柄について述べる。 3.4 節及び 3.5 節では、 S_N 法に基づく α 固有値計算及び α 固有値拡散加速計算を GPGPU によ り実装する手法について、それぞれ具体的に述べる。

3.2 GPGPUの概要

GPGPU(General-Purpose Computing on Graphics Processing Units)は、コンピュータに搭載される画像処理装置である GPU(Graphics Processing Unit)を科学技術計算などの目的に応用する技術である。

並列処理可能なスレッド数が数十程度と少ない代わりに、個々のスレッドを高速に処理 できるよう設計されている CPU に対して、GPU は個々のスレッドの処理が低速である代わ りに、数千のスレッドを並列処理できるように特化した設計がなされている。具体的には、 GPU は図 3.1 のように、データキャッシングやフロー制御ではなく、浮動小数点演算など のデータ処理のためにより多くのトランジスタ(半導体素子)が演算コアとして使用される よう設計されている。ゆえに、GPU では単純で高い並列性をもつ計算において高い性能が 得られる一方で、条件分岐が多く並列性が低い計算は不得手であるという特徴をもつ[1]。



図 3.1 CPU と GPU の設計の違い[1]

ここで、図 3.1 中の各種ユニットは以下のような役割を持つ。

- Core (コア):
 四則演算や論理演算の処理を行う。
- Cache (キャッシュ): 使用頻度の高い命令やデータを格納する。小容量だが高帯域・低遅延であり、キャッシュを利用して低帯域・高遅延な外部メモリへのアクセスを減らすことで高速な動作を 実現する。CPU や GPU は L1, L2 といったように複数レベルのキャッシュを持つこと が多く、L1 キャッシュが最も高速である。
- Control (コントローラ):
 与えられた命令に従ってコアやキャッシュを制御する。
- DRAM (Dynamic Random Access Memory): 大容量な外部メモリで、CPU や GPU のメインメモリ。低価格だが、高遅延・低帯域。

GPGPU 向けのプログラミング環境には、CUDA[2]、OpenCL[3]、OpenACC[4]、OpenMP[5] などが存在するが、本研究ではそれらの中でも情報が豊富な CUDA を用いることとした。 なお本論文において単に CUDA と記した場合は通常、C++の拡張として利用できる CUDA C++を指すこととする。

次項からは、CUDA を利用したプログラミングをするにあたって知っておくべき事柄に ついて述べる。3.2.1 項では CUDA の大まかなプログラミングモデルについて、3.2.2 項及び 3.2.3 項では CUDA の特徴的なスレッド及びメモリの階層構造についてそれぞれ述べる。

3.2.1 CUDA プログラミングモデル

まず、本論文において CUDA について述べる際は、本研究で使用した GPU である NVIDIA RTX 4090 が対応する Computation Capability¹ 8.9 を前提とする。Computation Capability によ り仕様が異なる場合は必要に応じて述べるが、全てを網羅しているわけではなく、新バージ ョンで仕様が変わる場合もあることに注意されたい。正確な情報を得るには、使用する GPU が対応する Computation Capability に注意し、文献[1]などの NVIDIA 社による最新の CUDA 公式ドキュメントを参照されたい。以降では、本研究で開発したコードについて理解するた めに必要であると考えられる、CUDA の仕様の一部について述べる。

CUDA C++では、GPU 上で実行したいコードを、カーネル(kernel)と呼ばれる C++関数と して定義する。通常の C++関数が 1 度呼び出されると 1 回だけ実行されるのに対し、kernel が 1 度呼び出されると、N個のスレッドが同じ kernel を並列実行する。各スレッドには組み 込み変数を介して一意のスレッド ID が与えられ、各スレッドはスレッド ID をもとに操作 すべきメモリアドレスなどを得ることとなる[1]。

¹ GPU ハードウェアがサポートする機能を識別するバージョン番号のこと。

例として、要素数がNのベクトルA,Bを加算して結果をCに格納するコードを以下に示す。 このコードでは、N個のスレッドそれぞれがベクトルA,Bの要素1ペアの計算を実行する。

Program 3.1 要素数NのベクトルA, Bを加算する kernel の例 ([1]より一部改変) 注:実際には次項以降で説明する block や grid の考え方を踏まえて記述する必要がある

```
// カーネルの定義
__global__ void VecAdd(float* A, float* B, float* C) {
    int i = threadIdx.x; // 各スレッドについて一意の ID
    C[i] = A[i] + B[i];
}
int main() {
    ...
    // カーネルの呼び出し N スレッドで並列実行
    VecAdd<<<1, N>>>(A, B, C);
    ...
}
```

CUDA プログラミングモデルでは、C++プログラムを実行するホスト(host)に対して、物 理的に異なるデバイス(device)上で CUDA スレッドが実行されることを前提としている。通 常、host は CPU を、device は GPU を指す。また、host と device がそれぞれホストメモリ (host memory)とデバイスメモリ(device memory)と呼ばれる別個のメモリ空間を持つことも 前提とされる[1]。ゆえに、host 側の計算結果を device 側の計算で利用する場合は、データ を事前に host memory から device memory へ転送する必要があり、その逆も同様である。 CUDA プログラミングモデルに基づいたプログラムのイメージを下図に示す。



図 3.2 CUDA プログラミングモデル

ただし、host memory・device memory 間の帯域幅は十数~数十 GB/s であり、device memory・ device 間(つまり GPU 内でのデータ転送)の帯域幅数百 GB/s に大きく劣る。また、host・device 間のデータ転送は大きなオーバーヘッドを伴う。したがって、host・device 間のデータ転送 をなるべく少なくするとともに、host・device 間のデータ転送では小さなデータを1つ1つ 転送するのではなく、大きなデータとしてまとめて1回で転送することが望ましい[6]。

3.2.2 CUDA におけるスレッド階層と SIMT アーキテクチャ

CUDA では、図 3.3 のようにスレッド(thread)に階層構造が設けられている。最大 1024 個 の thread が thread block(以降、単に block と表記)を形成し、さらに複数の block が grid を形 成する。また、block は 1 次元から 3 次元までの構造をもつことができ、例えば block を 2 次元として行列あるいは部分行列の行インデックス、列インデックスをそれぞれ 1 次元目、 2 次元目に割り当てることで取り扱いを簡単にすることができる。同様に、grid も 1 次元か ら 3 次元までの構造をもつことができる。block 中の thread ID 及び、grid 中の block ID はそ れぞれ、組み込み変数 threadIdx 及び blockIdx を用いて知ることができる。また、block 及び grid のサイズを知るには blockDim 及び gridDim を利用できる。例えば、2 次元 block 中の thread ID は(blockDim.x * threadIdx.y + threadIdx.x)と計算できる。



図 3.3 CUDA スレッドの階層構造 (矢印はスレッドを表す)[1]

kernel が起動されると、block は GPU 上に数十~百数十基搭載されている streaming multiprocessor(SM)に分配され、実行される。SM はいくつかの block を同時に実行すること ができ、SM 上の block の実行が終了して空きができると、未起動の block がその SM 上で 起動される。通常、GPU の性能を十分に利用するには grid 中の block の数が GPU 上の SM の数を超える必要がある。また、基本的に各 block は独立して実行できる必要があり、プロ グラマは block がどの SM に割り当てられるか、どの順序で実行されるかを指定することは できない[1]。

さらに、block 中の thread を 32 個まとめたものは warp と呼ばれる。block の形状によら ず、block 中 0 番目の thread から順に連続した 32 thread が 1 warp に割り当てられる。そし て、それぞれの warp は SM 中にいくつか搭載されている warp scheduler によって実行スケ ジュールを設定される。warp は一度に、warp 内の thread で共通の命令(instruction)を同時に 実行する。逆に言えば、warp 内の thread は異なる命令を同時に実行することはできない。 ゆえに、if 文などの条件分岐において warp 内の全 thread が同じ条件に分岐しない場合、 warp はそれぞれの分岐を実行するときにその分岐を通らない thread を無効化する(図 3.4)[1]。 warp 内の分岐が増えていくと動作せず休眠するスレッドが増え、スループットが低下する。 これは warp divergence と呼ばれる。この分岐は warp 内でのみ生じるもので、異なる warp に 影響することはない。



図 3.4 warp 内分岐がある場合の thread のスケジューリングの例 (Volta アーキテクチャより前) [7]

このような「一つの命令を、複数のスレッドが、同時に実行する」設計は、SIMT(Single-Instruction, Multiple-Thread)アーキテクチャと呼ばれる[1]。これに対し、CPU のアーキテク チャは基本的に SIMD(Single-Instruction, Multiple-Data)である。なお、NVIDIA Volta アーキテ クチャ(Computation Capability 7.x)より前のアーキテクチャでは、命令ごとに warp が同期し ていることが保証されていたが、thread スケジューリングの柔軟化のために Volta アーキテ クチャ以降で導入された independent thread scheduling により、warp 同期性は暗黙的には保 証されない(図 3.5)ことに注意する必要がある。ただし、明示的に warp を同期することは可 能である。詳しくは NVIDIA 社の公式ドキュメント[1],[7]を参照されたい。



図 3.5 warp 内分岐がある場合の thread のスケジューリングの例 (Volta アーキテクチャ以降) [7] warp 内で Z;が同時実行される暗黙的な保証はない

CPU 上のスレッドは一般に重量級であり、実行する thread を切り替えるのには時間とコ ストを要する。一方で、GPU 上の thread は非常に軽量であり、短時間・低コストで実行す る thread を warp 単位で切り替えることができる。CUDA では、図 3.6 に示すようにある warp の命令²を発行した後、その実行が完了するまでのレイテンシ(latency, 遅延)の間に、 実行の準備が完了した warp(eligible warp)に切り替え、命令を次々に発行する。これにより 命令のレイテンシを隠蔽(latency hiding)して大きなスループットを得ることが CUDA の基本 的な考え方である。なお、CPU ではレイテンシを最小化することが重視される[6]。



図 3.6 CUDA における warp の命令発行のイメージ[8]

また、命令の実行完了待ちになっている warp は stalled warp と呼ばれる。レイテンシの大 きな命令を多く発行すると、stalled warp が増加し、eligible warp の数が SM 中の warp scheduler の数を下回ってしまう。こうなると、warp scheduler は次に命令を発行すべき warp を選択で きないため、レイテンシを隠蔽しきれなくなり、スループットが低下する[9]。ゆえに、後述 する global memory アクセスのようなレイテンシが大きな命令を多く発行することを避け、 かつ SM にできるだけ多くの warp が駐在できるようにすることが望ましい。

実行時、各 SM に一度に駐在できる warp は active warp と呼ばれ、その数の理論値は theoretical occupancy(理論的占有率、デバイスの制限に対する割合で表されることもある)と 呼ばれる。theoretical occupancy は block のサイズ、後述する shared memory や register の使用 量により制限される。十分な数の warp があり、warp scheduler が適切に動作すれば、active warp の数は theoretical occupancy に近い値になる[9]。warp の各状態と制限の関係を図 3.7 に 示す。

² ここでいう命令(instruction)とは、あるデータをメモリから register ヘロードする命令や、register のデータを使って演算する命令などを指す。プログラム上の1行は大抵の場合、複数個の命令となる。



図 3.7 warp の各状態と制限の関係[9]

warp についてはすでに述べたが、block と warp はそれぞれに属する thread の実行を同期 することができる[1]。例えば、block 内の thread 間で計算に依存性があるような場合に、次 項で述べる share memoryを利用して block 内でデータを共有し、実行を同期することで thread 間の連携が可能となる。逆に、block 内で実行を同期していないと、必要な計算が完了して いない可能性がある[1]。なお、grid は kernel の起動時と終了時に同期するのみであり、先述 したように block は基本的に独立して実行できる必要がある。 3.2.3 CUDA におけるメモリ階層及びメモリアクセス

CUDA プログラミングにおいては、スレッドが階層構造を持つように、メモリも図 3.8 の ような階層構造を持つ。thread ごとにレジスタ(register)と local memory が存在し、block ごと に shared memory が存在する。また、GPU 上の全ての thread からアクセス可能な global memory が存在する[1]。

この階層構造においては、ある thread の register に対して異なる thread からアクセスする ことはできず、同様にある block の shared memory に対して異なる block からアクセスする ことはできない。ただし、Compute Capability 9.0 では thread block cluster と呼ばれる新たな 階層が導入され、cluster 内の block は互いの shared memory を利用できるようになった(図 3.8)[1]。しかし、本研究で利用した GPU はこれに対応していないため利用しない。

一般に、local memory を除き図 3.8 において上のメモリであるほど高帯域幅・低レイテン シであり、register が最も高速である。一方で、register や shared memory は SM1 基あたりの 容量が数十~数百 KB と小さく、global memory は GPU1 基につき数 GB~数十 GB と大き な容量を持つ。



図 3.8 CUDA におけるメモリ階層[1]

3.2.2 項と本項のここまでの内容を簡単にまとめると、階層構造上で近い thread 同士であ るほど、より緊密な実行の同期や高速なデータ通信ができるといえる。CUDA を利用した プログラミングでは、特に global memory と shared memory の利用の仕方が重要となる。以 下では、各メモリの特徴について述べる。 a) global memory

global memory は device 全体で共有されるオフチップメモリである。cudaMalloc()関数 などにより確保することができ、host とのやりとりが必要となるデータは基本的に global memory に格納することとなる。オフチップメモリであるため、オンチップメモリである shared memory や register に比べ大容量ではあるが低帯域幅(最大で数百 GB/s)・高レイテン シである。そのため、CUDA を利用したプログラミングにおいては、global memory に対す る冗長なアクセスを減らすことや、アクセスを合体させる、すなわち coalesced access(コア レスドアクセス)が性能を引き出すために非常に重要とされる[1],[6]。

global memory へのアクセスは必ず、32 byte の倍数となる位置から 32 byte ごとに処理さ れる。以降、この処理を 32 byte トランザクションと表記する。warp 内の thread が global memory へ同時にアクセスするとき、その処理に必要なだけの 32 byte トランザクションが 実行される。単純な例として、float 型のような 4 byte を 1 要素とする配列に対し、warp の 全 32 thread が連続する 32 要素に同時にアクセスする場合を考える。このとき、メモリが 32 byte の倍数にアライメントされていれば、必要となるのは 4 つの 32 byte トランザクション となる(図 3.9)。このとき、各トランザクションにつき32 byte = 4 byte × 8要素で 8 要素分 のアクセスが合体されて(coalesced)いることから、coalesced access と呼ばれる[6]。



図 3.9 アライメントされた適切な coalesced access の例[6]

一方で、32 byte の倍数にアライメントされていない場合は図 3.10 のように 5 つの 32 byte トランザクションが必要となる。この場合、同じ量のデータにアクセスするために5/4倍の トランザクションを必要とすることとなり、性能が低下する。単純に考えるとスループット が4/5倍に低下するように思われるが、この例のように隣接する warp によりフェッチされ たキャッシュラインが再利用できる場合は、性能低下は9/10程度にとどまることがある[6]。



なお、global memory へのアクセスは通常 L1, L2 キャッシュによりキャッシュされる。また、L2 キャッシュへのリクエストの粒度は 128 byte であることから、1 度のアクセスにつき 4 つの 32 byte トランザクションが発生することが理想的とされる。
図 3.9 及び図 3.10 の例においていくつかの thread がアクセスに参加しなかった場合も、 32 byte を単位としてアクセスが行われることに変わりはない。ゆえに、下図のようなスト ライド幅が2となるストライドアクセスの場合、1 つの 32 byte トランザクションにつき 16 byte 分のデータにのみアクセスすることとなり、データ転送効率は1/2に低下することとな る。ストライド幅が増していくとさらに効率は低下し、スループットも低下する。具体的に は、ストライド幅が 2 のとき実効帯域幅は適切な場合の1/2以下になり、さらにストライド 幅が増せば1/10以下になり得る[6]。



図 3.11 ストライド幅2の global memory アクセス[6]

よって、global memory に対するストライドアクセスは可能な限り避けるべきである。これを回避するには、例えば後述する shared memory を利用することができる。

b) shared memory

shared memory は block 内で共有されるオンチップメモリである。オンチップメモリであるため、global memory や local memory に比べはるかに高帯域幅(最大で数 TB/s)・低レイテンシである[6]。ただし、SM1 基、block あたりの容量に制限があることに注意する必要がある。

shared memory は、block 内で何度もアクセスされるようなデータに対して利用すると効果 的である。一方で、global memory から shared memory ヘデータをコピーした後、それに一度 しかアクセスしないようなデータに対して利用することは効果的ではない。ただし、後述す るがストライドアクセスに対しては効果的な場合もある。shared memory はプログラマが明 示的に利用できるキャッシュメモリであると考えると理解しやすいと思われる。 ただし、shared memory を利用する際には bank conflict (bank の競合)をなるべく発生させ ないよう注意が必要である。shared memory は図 3.12 のように 4 byte 刻みで 32 個の bank に 分かれており、warp 中の複数 thread による、異なる bank に属するアドレスに対するメモリ アクセスは同時に処理することができる。なお、アドレスが連続である必要はない。したが って、最大で 32 個の異なる bank にある 128 byte のデータへのアクセスを同時に処理する ことができる。ただし、warp 中の 2 つ以上 thread が要求したアクセスが同じ bank で異なる アドレスを指しているような場合には bank conflict が発生し、競合しないよう処理が分割さ れる。分けられた処理の数nに応じてn-way bank conflict と呼称し、このときスループットは およそ1/nに低下する[1],[6]。図 3.13 に、bank conflict が発生する場合と発生しない場合の 例をいくつか示す。

Bank	float a[]			
0	0	32	64	
1	1	33	65	
2	2	34	66	
3	3	35	67	
4	4	36	68	
5	5	37	69	
6	6	38	70	
7	7	39	71	
8	8	40	72	
9	9	41	73	
10	10	42	74	
11	11	43	75	
12	12	44	76	
13	13	45	77	
14	14	46	78	
15	15	47	79	
16	16	48	80	
17	17	49	81	
18	18	50	82	
19	19	51	83	
20	20	52	84	
21	21	53	85	
22	22	54	86	
23	23	55	87	
24	24	56	88	
25	25	57	89	
26	26	58	90	
27	27	59	91	
28	28	60	92	
29	29	61	93	
30	30	62	94	
31	31	63	95	

図 3.12 float 型(4 byte)配列が格納されている場合の配列インデックスと bank の関係 (8 byte の double 型の場合、1 要素が 2 つの bank に対応する)



図 3.13 bank conflict が発生する・しない例 (4 byte 配列の場合)[1] (bank 内側の橙色矩形はアドレスを指し、同一 bank に 2 つある場合はアドレスが異なる) (i) ストライド幅 1: bank conflict なし

- (ii) ストライド幅 2:bank conflict 発生 処理は 2 回に分けられる(2-way bank conflict)
- (iii) ストライド幅 3: bank conflict なし
- (iv) 不規則なアクセス: bank conflict なし
- (v) thread 3, 4, 6, 7 が同じアドレス・bank にアクセス: bank conflict なし
- (vi) 同じアドレス・bank にアクセスが集中: bank conflict なし

図 3.13 (i)及び(iii)では、bank conflict を発生させずに 128 byte のアクセスを一度に処理で き、最も効率が良い。(ii)では 128 byte のアクセスのために 2-way bank conflict が発生し、ス ループットは本来の1/2になる。(vi)では bank conflict は発生していないものの、一度の処理 で 2 つの要素、すなわち4×2=8 byte のデータにしかアクセスしないため、スループット は本来の8/128 = 1/16になる。

CUDA を利用したプログラミングにおいては、これらの特徴をもつ shared memory を利用 して global memory へのアクセスを最小化することや、global memory へのストライドアク セスを避けることが重要となる。

c) register, local memory

register は kernel 中の自動変数に対応する。register はオンチップメモリであり高帯域幅・ 低レイテンシだが、SM1 基、block、thread あたりの数に制限がある。kernel の要求に対して register が不足する場合、不足分には local memory が使用されるが、local memory はオフチ ップメモリであり、アクセスには global memory と同程度のコストが掛かる[6]。ゆえに、あ まりにも多くの自動変数を必要とする kernel を記述すべきではない。

前項でも述べたように、block サイズや、block が要求する shared memory や register の量 は、SM1 基に一度に駐在できる warp の数(theoretical occupancy)に影響を与える。Computation Capability 8.9 における、thread や各メモリ、occupancy に関連する仕様を以下に示す。ただ し、表中の K は 1024 を表す。

項目	値
Maximum x -dimension of a grid of thread blocks	2 ³¹ -1
Maximum y- or z-dimension of a grid of thread blocks	65535
Maximum dimensionality of thread block	3
Maximum x- or y-dimensionality of a block	1024
Maximum z-dimension of a block	64
Maximum number of threads per block	1024
Warp size	32
Maximum number of resident blocks per SM	24
Maximum number of resident warps per SM	48
Maximum number of resident threads per SM	1536
Number of 32-bit registers per SM	64 K
Maximum number of 32-bit registers per thread block	64 K
Maximum number of 32-bit registers per thread	255
Maximum amount of shared memory per SM	100 KB
Maximum amount of shared memory per thread block	99 KB
Number of shared memory banks	32

表 3.1 Computation Capability 8.9 の仕様([1]より一部抜粋)

3.3 GPGPUを用いた核計算コード開発における課題

まず、3.2 節で述べたことを踏まえて、CUDA プログラミングにおいて注意すべき点を以下に挙げる[6]。

優先度 高:

- global memory アクセスを可能な限り coalesced access にする。
- global memory アクセスを可能な限り避け、shared memory が利用できる場合には優先的 に利用する。
- warp 内の条件分岐を避ける。
- host・device 間のデータ転送を可能な限り減らす。

優先度 中:

- global memory への冗長なアクセスを shared memory の利用などにより減らす。
- レイテンシ隠蔽のため、streaming multiprocessor ごとに十分な数の active warp を維持する。すなわち、occupancy を高く維持する。
- block あたりの thread 数を 32 の倍数となるようにする。

ここで、CUDA を用いて核計算コードを開発する場合に課題となる点について以下で考察する。

まず、核計算コードにおいて一般に並列化可能なループ変数はエネルギー、空間メッシュ のインデックス変数である。輸送計算コードの場合、飛行方向や角度中性子束の展開次数、 characteristics line 等が加わることがある。CPU を 1 つ用いて計算する場合は、一般に十数の thread を発行すれば CPU の性能を十分に活用できる。一方で GPU を利用する場合、性能を 十分に活かすには streaming multiprocessor を埋め尽くすための数百の block、すなわち数千 ~数万 thread が最低限必要となる。ゆえに、CPU においてはいずれか 1 つのループ変数に ついて並列化すればよいのに対して、GPU においては複数のループ変数について並列化す る必要があることが多い。空間メッシュ数が極端に多ければ、空間メッシュについて並列化 するだけでよい場合もある。しかし、本研究で利用する S_N 法のように空間メッシュについて の計算どうしに依存性があり、単純に全空間メッシュについて並列化することができない こともある。

どのループ変数について並列化し、データをどのように格納し、block や grid をどのよう に構成するかは、thread どうしの処理の依存性やメモリアクセスの効率を踏まえて考える必 要がある。

例えば本節冒頭で高優先度の目標として挙げた coalesced access を実現するには、連続し

た thread が連続したアドレスにアクセスすればよい。しかし、輸送計算においては各空間メ ッシュに対するアクセスの順序が中性子飛行方向によって異なる場合が多いため、空間メ ッシュインデックス*i*, *j*, *k*について連続に格納されたデータに対して coalesced access を実現 することは困難である。

ここで、各データをエネルギー群インデックスgについて連続となるよう格納する場合を 考える。このとき、thread もエネルギー群について連続となるように構成すればデータに対 する coalesced access を容易に実現できる。核計算における多くのデータはエネルギー群に 依存するため、これは核計算コードにおいて coalesced access を実現するのに適した方法と いえる。

一方で、thread どうしに依存性がある処理をしたい場合がある。例えば、付近の空間メッ シュどうしでデータをやり取りしたい場合や、各 thread が計算した値の総和をとりたい場 合などである。このような場合、global memory を介するのは非効率的であるため、可能な 限り shared memory などの高速な手段³を利用する必要がある。ゆえに、データをやり取り したい thread どうしはなるべく block 内に集まっていることが望ましい。しかし、block あ たりの thread 数や shared memory の容量には制限があるため、注意が必要である。

以上のように、CUDA を用いたコードを開発する上でパフォーマンスに影響する要素は 多数存在するため、開発前に各要素の影響を完全に予想し、すぐさま最適なコードを開発す ることは困難である。また、十分な並列化度・coalesced access・thread 間の効率的なデータ のやり取りといった複数の目標を競合なく同時に達成することも困難を伴う。ゆえに、開発 したコードに対してプロファイリングを実施することでパフォーマンスに影響を及ぼして いる個所を特定し、改善していくことが求められる。本研究では、プロファイリングツール として主に NVIDIA Nsight Compute[10]を利用する。

³ thread どうしでデータを高速にやり取りする他の手段として、warp shuffle 関数が存在する。これら関数は warp 内 thread に限りデータを交換でき、shared memory を介さないためより高速な実行が期待できる。ただし、本研究では取り扱わない。

3.4 GPGPU を用いた S_N 法に基づく α 固有値計算の実装

本節では GPGPU を用いたSN法に基づく α固有値計算の実装について述べる。

3.4.1 項では、 S_N に基づく α 固有値計算の計算フローを示す。3.4.2 項及び 3.4.3 項では、 S_N 法の非等方散乱中性子源更新計算及び transport sweep について、それぞれ GPGPU を用いて 並列化する手法について述べる。3.4.4 項では、計算に必要な global memory 及び shared memory の量を概算する。

本節では、第2章に引き続き以下に示す文字を使用する。ただし、C++に合わせて各イン デックスが0から開始することに注意されたい。

i, j, k	:	x,y,z 方向空間メッシュインデックス
NX, NY, NZ	:	x, y, z 方向空間メッシュ分割数 $(0 \le i < NX, 0 \le j < NY, 0 \le k < NZ)$
g	:	エネルギー群インデックス
NG	:	エネルギー群数 $(0 \le g < NG)$
d	:	中性子飛行方向
ND	:	中性子飛行方向分割数 (0 ≤ d < ND)
l,m	:	実球面調和関数R ¹ に対応する展開次数
NL	:	実球面調和関数展開次数の上限 $(0 \le l \le NL, -l < m < l)$
$\phi^l_{m,g,i,j,k}$:	<i>l,m,g,i,j,k</i> に対応する中性子束モーメント
$\psi_{d,g,i,j,k}$:	<i>d,g,i,j,k</i> に対応する角度中性子束
$Q_{m,g,i,j,k}^l$:	<i>l,m,g,i,j,k</i> に対応する中性子源モーメント

Q_{d,g,i,j,k}: *d,g,i,j,k*に対応する中性子源

また、本節では変数g, i, j, kを省略する場合があることに注意されたい。省略した場合、特筆なき限り省略された添字の全範囲を表すものとする。例えば $Q_{g,d,i,j,k}$ についてg, i, j, kを省略して単に Q_d とし、 Q_d を計算すると記したときはg, i, j, kの全範囲について計算するものとする。ただし、実球面調和関数の展開係数l, m及び飛行方向dについては省略せず、 $Q_l^m \sim Q_d$ と記したときは特筆なき限り $l, m \sim d$ の全範囲について計算するものとする。

3.4.1 計算フロー

第2章の理論に基づいた、 S_N 法に基づく α 固有値計算の計算フローを図 3.14 に示す。

図 3.14 (i)は、n回目の外部反復におけるg群の散乱源 $Q_{l,g}^{m(n)}$ 更新に、直前に更新されたg-1群の中性子束 $\phi_{l,g-1}^{m(n)}$ を直ちに利用するガウスザイデル法を用いた場合のフローを示している。一方で(ii)ではn回目の外部反復における散乱源 $Q_{l,g}^{m(n)}$ 更新に、前回の外部反復で更新された中性子束 $\phi_l^{m(n-1)}$ を利用するヤコビ法の場合を示している。ヤコビ法に比べ、ガウスザイデル法は収束性に優れるが、エネルギー群変数gについての計算を並列化することができない。よって本研究では、計算の並列化のためヤコビ法を採用した。

また、transport sweep の計算フローを図 3.15 に示す。(i), (ii)はそれぞれエネルギー群ごと に計算する場合と、全エネルギー群について同時に計算する場合のフローである。理由は後 述するが、第2章の手順と異なり transport sweep に Q_l^m から Q_d を計算する手順が含まれるこ とに注意されたい。



(i) 外部反復にガウスザイデル法を用いる場合

(ii) 外部反復にヤコビ法を用いる場合





図 3.15 transport sweep の計算フロー

本研究において GPGPU による並列化の対象とする計算は、特に計算量が多い非等方散乱 中性子源Q^m更新と transport sweep、拡散加速計算の3つとする。

GPU による計算において性能を引き出すには、3.2 項で述べたように計算を十分多くの thread に並列化する必要がある。よって、並列化するループ変数はエネルギー群g、飛行方 向d、空間メッシュインデックス*i*, *j*, *k*とする。ただし、transport sweep においては空間メッ シュの計算同士に依存性があるため、全メッシュについて並列化することはできない。 transport sweep の並列化手法については 3.4.3 項で述べるが、ここでは例として 16 メッシュ について並列化できるとする。このとき、例えば*NG* = 172, *ND* = 72、block サイズを 256 と すれば、並列化により発行される全 thread の数は172 × 72 × 16 = 198,144 thread、block 数 は198,144/256 = 774となる。これは RTX 4090 の搭載 SM 基数 128 を超えており、搭載さ れた SM を使い切るのに十分な block 及び warp を発行できているといえる。なお、実球面 調和関数展開係数*l*, *m*については並列化の対象外とする。

CPU 計算においては原則としてgのみを並列化対象のループ変数とする。ただし、使用するライブラリにより一部計算が並列化やベクトル化される場合がある。

ここで計算フローに関して、第2章で述べたものとは異なり、*Ql^mからQd*を計算する手順 を transport sweep のフローに含んでいることに注意されたい。これは、並列化に伴うメモリ 消費量を抑えるためである。

非等方散乱中性子源更新と transport sweep をそれぞれ 1 つの kernel として、 Q_l^m から Q_d を 計算する手順を非等方散乱中性子源更新に含める場合を考える。CUDA において、kernel 終 了時に global memory 以外にあるデータは失われるため、kernel 同士のデータの受け渡しの ために $Q_{g,d,i,j,k}$ の全要素を global memory に保持する必要がある。 $Q_{g,d,i,j,k}$ の全要素数は NG × ND × NX × NY × NZであり、例えばNG = 172, ND = 72, NX = NY = NZ = 32、単精度 (1 要素 4 byte, float 型)のとき、4 byte × 172 × 72 × 32³ = 1,623,195,648 byte ≈ 1.5 GBの global memory が必要となる。倍精度では、さらに 2 倍となる。これは飛行方向分割数NDに 比例して増加するため、NDをさらに増加させると host memory に比べ容量の小さい global memory を大きく圧迫することになる。

一方で、展開係数で表された形 $Q_{l,g,i,j,k}^{m}$ の全要素数は、 $NG \times (NL + 1)^{2} \times NX \times NY \times NZ \ge$ 表される。展開次数上限を大きめにとってNL = 7としても、必要なメモリは4 byte × 172 × $(7 + 1)^{2} \times 32^{3} \approx 1.3$ GBである。これは角度中性子束 ψ_{d} と中性子束モーメント ϕ_{l}^{m} の関係についても同様であり、計算全体にわたって保持するデータをなるべく展開係数で表された 形 ϕ_{l}^{m}, Q_{l}^{m} に限定することで、メモリ消費量を節約することができる。これを実現するため、 Q_{l}^{m} から Q_{d} を計算する手順を transport sweep のフローに含め、非等方散乱中性子源更新と transport sweep をそれぞれ 1 つの kernel として実装する。kernel 中で Q_{l}^{m} から Q_{d} を計算すると き、各 thread は自身が担当するインデックスg, d, i, j, kに該当する $Q_{g, d, i, j, k}$ の値を register に保 持するだけでよい。 3.4.2 非等方散乱中性子源更新計算の並列化

前項で述べたように、非等方散乱中性子源更新計算では式(2.45)に基づき、非等方散乱断面積 Σ_{sl} と中性子束モーメント ϕ_l^m から非等方散乱中性子源モーメント Q_l^m を計算する。このとき Q_d は計算せず、transport sweep 時に計算する。

$$Q_{l,g,i,j,k}^{m} = \sum_{g'=1}^{NG} \Sigma_{sl,g' \to g,i,j,k} \phi_{l,g',i,j,k}^{m}$$
(2.45)
 \overline{P}



CUDA を用いた非等方散乱中性子源更新計算実装のイメージを図 3.16 に示す。

 $(idx = 0, 0 \le g < 32)$

このコードでは、変数g,i,j,kについて並列化し、全空間メッシュの内の1メッシュ・全エネ

ルギー群の内 32 群を 1 つの block として処理する(このとき 1 block = 1 warp)。上図はその 1 つ目の block ($idx = 0, 0 \le g < 32$)の処理を図示したものである。ただし、idxは $idx = NXNY \times k + NX \times j + i$ で表される空間メッシュのインデックスである。このとき発行される block 数は、 $NXNYNZ \times ceil(NG, 32)/32$ である。ここで、ceil(a, b)はaをbの倍数に切り上 げる関数であるとする。例えば、NG = 172のときceil(NG, 32)/32 = ceil(172, 32)/32 = 6と なる。

エネルギー群数NGが 32 の倍数でない場合、thread に端数が生じるが、余計に発行した thread を休眠させることで対応する。NGが小さい場合休眠 thread が相対的に多くなり性能 に問題が生じる可能性が考えられるが、この場合 block の構成を変更することで対応できる と考えられる。例えば、block に 2 つ以上のメッシュを割り当て、エネルギー群の割当を減 らすなどの対応が考えられる。

図 3.16 のように、コードは変数*g*,*m*,*l*についての 3 重ループで構成され、各回のループ で中性子束モーメント $\phi_{l,g}^{m}$ が全 thread にブロードキャストされる。このとき、global memory に格納された $\phi_{l,g}^{m}$ へ直接アクセスすると、1 命令につき 1 要素にのみアクセスすることとな り、3.2 節で述べたようにこれは非効率的で性能劣化の原因となり得る。これを避けるため、 本コードでは事前に一定範囲の $\phi_{l,g}^{m}$ を shared memory にロードしておくことで、global memory へのアクセス回数を削減する。本コードでは 1 block = 32 thread であることから、 $\phi_{l,g}^{m}$ を 32 要素ずつ global memory から shared memory にロードする。32 要素を使い果たした ら、また新たに次の 32 要素をロードすることを繰り返す。これにより、global memory へア クセスする際は連続する 32 要素(128 byte = 4 × 32 byte トランザクション、倍精度の場合 はこれの 2 倍)へ一度にアクセスする coalesced access となり、効率的である。

他の変数 $Q_l^m, \Sigma_{sl,g' \to g}$ については global memory へのアクセスである。これらのデータがgについて連続となるように格納されていれば、図 3.16 からわかるように毎回のアクセスは連続する 32 要素へ一度にアクセスする coalesced access となる。

 $\Sigma_{sl,g' \to g}$ は*m*についてのループで再利用されるが、 $32 \times NG$ 要素分の $\Sigma_{sl,g' \to g}$ を shared memory に格納することは容量の観点から難しいため、shared memory は利用していない。*m* のループを最内周にすることで可能となるが、上述した $\phi_{l,g}^{m}$ の coalesced access 化と競合する ため、見送ることとした。shared memory は利用していないものの、他の block でも $\Sigma_{sl,g' \to g}$ の同じ要素にアクセスすることは多く起こりうるため、L2 キャッシュにヒットする可能性 は高く、ある程度のスループットが期待できると考えられる。

また、この計算は大量の行列・ベクトル積計算の集合とみなすことができ、cuBLAS[13]の cublasSgemvBatched()関数などを利用することもできる。ただし、一度の呼出で計算する 範囲のメッシュが均質である(参照する断面積が同じ)ことが条件となる。断面積が異なる計 算をするには複数回 cublasSgemvBatched()を呼び出す必要がある。stream⁴を利用するこ とで cuBLAS 関数を同時に複数実行することは可能であるが、同時実行できる数には制限 があることと、多数回の呼び出しはオーバーヘッドを伴うことに注意しなければならない。

3.4.3 transport sweep の並列化

transport sweep では、与えられた中性子源 Q_l^m に対して、全空間メッシュ・各飛行方向について式(2.33)及び式(2.21)に基づき平均角度中性子束 ψ を更新し、その値を用いて式(2.22)、式(2.34)、式(2.56)–(2.61)に基づき中性子モーメント ϕ_l^m 及び中性子流 J_x, J_y, J_z を計算する。

$$Q_{g,d,i,j,k} = \sum_{l=0}^{NL} \frac{2l+1}{4\pi} \sum_{m=-l}^{l} Q_{l,g,i,j,k}^{m} R_{l}^{m}(\mu_{d},\eta_{d},\xi_{d})$$
(2.33)
 $\exists R_{d}$

$$\psi_{g,d,i,j,k} = \frac{Q_{g,d,i,j,k} + 2\left(\frac{|\mu_d|}{\Delta x_i}\psi_{g,d,i,j,k}^{xin} + \frac{|\eta_d|}{\Delta y_j}\psi_{g,d,i,j,k}^{yin} + \frac{|\xi_d|}{\Delta z_k}\psi_{g,d,i,j,k}^{zin}\right)}{(2.21)}$$

$$\left(\Sigma_{\mathsf{t},g,i,j,k} - \frac{\alpha}{\nu_g}\right) + 2\left(\frac{|\mu_d|}{\Delta x_{\mathsf{i}}} + \frac{|\eta_d|}{\Delta y_j} + \frac{|\xi_d|}{\Delta z_k}\right)$$

$$\texttt{FR}$$

$$\psi_{g,d,i,j,k}^{xout} = 2\psi_{g,d,i,j,k} - \psi_{g,d,i,j,k}^{xin}$$
(2.22)

$$\psi_{g,d,i,j,k}^{yout} = 2\psi_{g,d,i,j,k} - \psi_{g,d,i,j,k}^{yin}$$

$$= 4$$

$$= 4$$

$$= 4$$

$$\psi_{g,d,i,j,k}^{zout} = 2\psi_{g,d,i,j,k} - \psi_{g,d,i,j,k}^{zin}$$

$$\phi_{l,g,i,j,k}^{m} = \sum_{d=1}^{ND} w_{d} \psi_{g,d,i,j,k} R_{l}^{m}(\mu_{d}, \eta_{d}, \xi_{d})$$
(2.34)

$$= R_{l}^{m} R_{l}^{m}(\mu_{d}, \eta_{d}, \xi_{d})$$

$$J_{g,i,j,k}^{x-} = 4\pi \sum_{d=1}^{ND} w_d \psi_{g,d,i,j,k}^{x-} \mu_d$$
(2.56)
 \overline{P}

$$J_{g,i,j,k}^{x+} = 4\pi \sum_{d=1}^{ND} w_d \psi_{g,d,i,j,k}^{x+} \mu_d$$
(2.57)
 $\overline{F_{g,i,j,k}} = 4\pi \sum_{d=1}^{ND} w_d \psi_{g,d,i,j,k}^{x+} \mu_d$

$$J_{g,i,j,k}^{y-} = 4\pi \sum_{d=1}^{ND} w_d \psi_{g,d,i,j,k}^{y-} \eta_d$$
(2.58)
 \mp

$$J_{a,i,j,k}^{\nu+} = 4\pi \sum_{k=1}^{ND} w_d \psi_{a,d,i,j,k}^{\nu+} \eta_d$$
(2.59)

$$y_{g,t,j,k}$$
 正 $u + y_{g,u,t,j,k}$ 相 再揭

$$J_{g,i,j,k}^{z-} = 4\pi \sum_{d=1}^{\infty} w_d \psi_{g,d,i,j,k}^{z-} \xi_d$$
(2.60)
 $\overline{F_{g,i,j,k}} = 4\pi \sum_{d=1}^{\infty} w_d \psi_{g,d,i,j,k}^{z-} \xi_d$

⁴ stream: CUDA において GPU 上の処理を管理するキュー(queue)のこと。複数の stream を使用することで、複数の kernel やメモリ転送を同時実行することができる。

ただし、2.2.9 項で述べたようにある空間メッシュの計算は流入元メッシュの計算に依存 するため、全空間メッシュについて並列化することはできない。変数g,dについてのみ並列 化する場合、全 thread 数はNG×NDであり、NG = 172, ND = 72のとき172×72 = 12,384 thread となる。これは全 SM が同時に命令を発行できる thread 数を下回っており、GPU の性 能を活用するには thread 数が不足しているといえる。また、後述するように処理を飛行方向 の象限ごとに分割する場合、さらに不足する。

そこで、本研究では tiled hyperplane transport sweep[11]と呼ばれる手法を利用する。

tiled hyperplane transport sweep について説明する前に、まず hyperplane transport sweep(ある いは wavefront sweep)[12]について説明する。 $\mu > 0, \eta > 0, \xi > 0$ のとき、i + j + k = 3h (hは 整数)を満たすメッシュの組を hyperplane とする(図 3.17)。i+j+k=3(h-1)の hyperplane(hyperplane hにとって流入元の hyperplane)に属するメッシュの計算が完了してい れば、i + j + k = 3hの hyperplane に属するメッシュの計算は独立して、並列に計算すること ができる。これを利用することで、NG × ND ×(hyperplane に属するメッシュ数) thread を発 行できる。しかし hyperplane sweep では、hyperplane に属するメッシュ数が hyperplane の進 行(hの増加)とともに変化する。ゆえに、hごとに thread を再発行する(kernel を呼び出す)か、 十分な数の thread を発行したうえでその内いくつかもしくは大半を休眠させる必要がある。 しかし kernel 呼び出しはオーバーヘッドを伴うため、短時間に複数回呼び出すことは現実 的ではない。また、発行した thread の多くを休眠させることもリソースの無駄となる。



図 3.17 hyperplane transport sweep における hyperplane

そこで、tiled hyperplane transport sweep を利用する。本手法では、例えば $\mu > 0, \eta > 0, \xi > 0$ のときyz平面側から見た体系をいくつかの領域に分割し、その中で hyperplane を構築する (図 3.18)。これにより、sweep 開始地点と終了地点を除いて hyperplane の進行中も hyperplane に属するメッシュ数が変化せず、前述した hyperplane transport sweep の問題を解決できる。また、hyperplane 進行中に各 thread が担当するメッシュの(*j*,*k*)の組をしばらく一定に保つことができ、hyperplane 同士のデータのやり取りが簡単になる[11]。hyperplane に属するメッシュ数を NM_h で一定とすると、発行できる thread 数は $NG \times ND \times NM_h$ thread と表すことができ、例えば $NG = 172, ND = 72, NM_h = 16$ であれば、 $172 \times 72 \times 16 = 198,144$ thread となる。これは GPU の計算能力を使い切るのに十分な数であるといえる。また、飛行方向余弦 μ, η, ξ の正負の各組についても、同様のことがいえる。



図 3.18 tiled hyperplane transport sweep ($\mu > 0, \eta > 0, \xi > 0$ 、hyperplane サイズ 16 の場合) (黄: 計算対象 hyperplane、青: 計算終了)

ここで、tiled hyperplane transport sweep の計算フローと計算中の各変数の生存期間及び依 存関係を下図に示す。図に示したデータの依存関係から、 Q_d , ψ_d についてはある hyperplane についての計算中のみ生存していればよいことが分かる。よって、これらのデータは global memory へ格納する必要がなく、各 thread の register でデータを維持することができる。 $\psi_d^{in/out}$ については、前後の hyperplane 及び hyperplane 境界部と流入/流出角度中性子束 $\psi_d^{in/out}$ の値をやりとりする必要がある。



図 3.19 tiled hyperplane transport sweep における各変数の生存期間と依存関係 (元の変数に戻る矢印で表された依存関係は、自身の更新に自らの値を使うことを表す) ここで、エネルギー群と飛行方向の一部を NG_h ($NG_h \leq NG$)群、 ND_h ($ND_h \leq ND$)方向として、 NM_h 個の空間メッシュ、エネルギー NG_h 群、飛行方向 ND_h 方向を 1 block に割り当てることを考える。このとき、1 block に対応する thread 数は、 $NM_h \times NG_h \times ND_h$ threadとなる。

そして参考文献[11]の手法に則り、前後の hyperplane 同士のやり取りには shared memory を利用し、体系境界部及び hyperplane 境界部とのやり取りには global memory を利用する。 また、流出/流入角度中性子束用の global memory については、体系境界および hyperplane 境 界の分だけを確保すればよく、全領域分の global memory を確保する必要はない。

ここで、hyperplane に属する空間メッシュについて、下図(i),(ii)のようにサブインデックス*idx_hを*割り当てる。このとき、hyperplane における global / shared memory とのやり取りは 下図(ii)のようになる。



図 3.20 tiled hyperplane transport sweep における hyperplane 内のメッシュインデックス と hyperplane 内のデータフロー

例えば、 $NM_h = 16, NG_h = 2, ND_h = 2$ のとき、図 3.20(ii)に対応した block 内 thread 同士の データのやり取りは、図 3.21 のように表すことができる。図に示された block は blockIdx.x=blockIdx.y=blockIdx.z=0 の block である。この例では、threadIdx.x に $d\varepsilon$ 、 threadIdx.y に $g\varepsilon$ 、threadIdx.z にidxを割り当てることを想定している。図から、hyperplane 境界を除き、block 内で流出/流入角度中性子束データのやり取りが可能であることを確認で きる。



図 3.21 tiled hyperplane transport sweep における block 構造と block 内 thread 間のデータ依存関係

また、NG = 172, ND = 72、図 3.21 の場合における block と grid 割り当ての例を示す。発行される block 数はceil(NG, NG_h)/ $NG \times$ ceil(ND, ND_h)/NDとなる。ただし、kernel の実装を飛行方向象限ごとに分ける場合、NDは各象限に属する飛行方向の数となる。

	grid				
Г	block				
	$g = 0 \sim 1$ $d = 0 \sim 1$	$g = 2 \sim 3$ $d = 0 \sim 1$	$g = 4 \sim 5$ $d = 0 \sim 1$		$g = 170 \sim 171$ $d = 0 \sim 1$
	$g = 0 \sim 1$ $d = 2 \sim 3$	$g = 2 \sim 3$ $d = 2 \sim 3$	$g = 4 \sim 5$ $d = 2 \sim 3$		$g = 170 \sim 171$ $d = 2 \sim 3$
	$g = 0 \sim 1$ $d = 4 \sim 5$	$g = 2 \sim 3$ $d = 4 \sim 5$	$g = 4 \sim 5$ $d = 4 \sim 5$		$g = 170 \sim 171$ $d = 4 \sim 5$
	:	:	:	N. N	:
	$g = 0 \sim 1$ $d = 70 \sim 71$	$g = 2 \sim 3$ $d = 70 \sim 71$	$g = 4 \sim 5$ $d = 70 \sim 71$		$g = 170 \sim 171$ $d = 70 \sim 71$

図 3.22 tiled hyperplane transport sweep における block, grid 割り当ての例

ここからは、tiled hyperplane transport sweep の実装のうち、特に中性子束モーメント ϕ_l^m 計算の実装について議論する。

 ϕ_l^m の計算では、式(2.34)に基づき展開次数(*l*,*m*)の各組について、 $w_d \psi_{g,d,i,j,k} R_l^m(\mu_a, \eta_a, \xi_a)$ の全飛行方向の総和を計算する必要がある。各 thread は自らが担当するエネルギー、飛行方向、メッシュについて $\psi_{g,d,i,j,k}$ を計算したうえで、展開次数(*l*,*m*)の全組についてループし $w_d \psi_{g,d,i,j,k} R_l^m(\mu_a, \eta_a, \xi_a)$ を計算、対応する $\phi_{l,g,i,j,k}^m$ のメモリへ加算する必要がある。このとき、発行された thread の中には同じg, i, j, k、異なるdを担当する thread が複数存在するため、加算操作において(g, i, j, k)の組が一致した各 thread が同一アドレスに同時にアクセスし、操作が競合する可能性がある。CUDA において複数 thread により全く同時に加算操作が行われた場合、どのような動作が発生するかは未定義であり、正常な計算結果を得られない。これは block 内 thread 同士であっても、block 同士であっても同様である。

よって、競合を解決するためにこの加算操作は不可分操作(あるいはアトミック操作、 atomic operation)でなくてはならず、不可分操作に対応した実装が必要となる。CUDA にお いては atomicAdd()関数などの不可分操作に対応した関数が用意されており、global/shared memory 対する不可分操作及び、float, double 等の変数型に対応している。

しかし、atomicAdd()関数ではある thread によるロード、加算、格納の一連の操作が終了 するまで、他の thread による同一アドレスへの操作を禁止する(ロックする)。ゆえに、 atomicAdd()は実行コストが高く、多数回の呼び出しはボトルネックとなり得る。展開次数 (l,m)の組み合わせの数は $(NL+1)^2$ で表されるため、展開次数上限NLの増加に伴い累乗で ϕ_l^m の計算コストが上昇する。また、当然ながら global memory への不可分操作よりも、shared memory に対する不可分操作の方がコストは小さい。

よって、atomicAdd()の呼び出しを減らし、特に global memory に対する atomicAdd()を

いかに回避するかが求められる。以下では、global memory に対する atomicAdd()の呼び出 しをどのようにして減らす実装をするかについて議論する。まず、簡易的な実装(ベースラ イン実装)である version 1 について、その次に atomicAdd()の呼び出しを減らすよう改良 した version 2, 3 について述べる。

ここで各 version において共通の仕様について述べる。まず、threadIdx.x に変数g,dの どちらを対応させるかで、G-major(または Gmaj), D-major(または Dmaj)と分ける。D-major で は、threadIdx.x に変数dを対応させ、それに伴いg,dの両方をインデックスに持つデータ はdについて連続となるように格納している。G-major についても同様である。また、global memory の ϕ_m^l はgについて連続になるように格納する。

a) version 1

version 1 は最も簡易的な実装であり、全 thread が global memory に対する atomicAdd()を $(NL + 1)^2$ 回呼び出す。この実装において、各 thread は以下のように動作する。

- 1. $\psi_{q,d,i,j,k} \times w_d \times R_l^m$ を各展開次数(l,m)について計算する
- 2. 1.の結果を global memory の $\phi_{m,g,i,j,k}^{l}$ に加算する (global memory に対する atomicAdd)
- 3. lm = lm + 1, $lm = (NL + 1)^2$ のとき 5. ~
- 4. 1.へ戻る
- 5. 次の hyperplane へ

 $NG_h = 2, ND_h = 8, NM_h = 16, NL = 2, D$ -major の場合における各 thread の動作イメージを 図 3.23 に示す。図に示された block は blockIdx.x=blockIdx.y=blockIdx.z=0 の block である。ただし、図中のlmは(l,m)の組に対して一意に対応するインデックスであり、 $0 \le lm < (NL + 1)^2$ を満たすとする。また、idxは $idx = NX \times NY \times k + NX \times j + i$ で表される空 間メッシュのインデックスである。2 つ以上の thread により同時にアクセスされる可能性の あるデータは不可分操作により操作する必要がある。



図 3.23 version 1 D-major ループ 0 回目(lm = 0)の動作イメージ

ここで、NX = NY = NZ = 32, NG = 172, ND = 1200、全領域を均質とした体系をテスト体系とする。パラメータ NM_h, NG_h, ND_h の組み合わせのいくつかで version 1 コードによりテスト体系について transport sweep を実施した。ただし解析対象は第 0 象限飛行方向について計算する kernel のみとする。計算時間の測定結果を図 3.24 に示す。ただし、高速化の見込みがないと判断したか、メモリなどの制限上実行できないパラメータについては解析を実施していない。また、そのうち 1 つの場合におけるコードの解析結果を図 3.25 に示す。

			GmajV1							DmajV1			
NMh=64		NGh					NMh=64		NGh				
		1	2	4	8	16			1	. 2	4	8	16
NDh	1					2314	NDh	1					
	2				1738			2	2			822.25	
	4			1418				4			889.91		
	8		1249					8		1080			
	16	1610						16	1657				
	32							32	2				
NMh=16		NGh					NMh=16		NGh				
		1	2	4	8	16			1	. 2	4	8	16
NDh	1						NDh	1					
	2					1096		2	2				
	4				941.92			4				839.36	
	8			893.93				8			847.48		
	16		1020					16	i	982.49			
	32	1261	978.42					32	1299	1190			

図 3.24 tiled hyperplane transport sweep version 1 計算時間 [ms]

NX = NY = NZ = 32, NG = 172, ND = 1200, NL = 7、第0象限のみ

NVIDIA Nsight Compute によるプロファイリング結果 (繰り返し回数: 5)

青←計算時間小 計算時間大→赤

# Sourc	re	Re	Live gisters	Instructions Executed	Warp Stall Sampling (All Samples)	Access Operation	Address Space
195	double Q = 0.0;						
196	int32_t preidx_3DELM = (nlm * nx * ny * ng) * k + (nlm * nx * ng) * j + (nlm * ng) * i;		44	0.34%	< 0.01%		
197	for (int32_t lm = 0; lm < nlm; lm++) {		59	5.21%	0.15%		
198	Q += d_QM[preidx_3DELM + ng * lm + g] * s_Rlm[THPS_DIRECTION_SUBSET * lm + threadIdx.x];		61	31.27%	26.64%	Load(32)	Global(16), Shared(1…
199	}						
200							
201	// 平均角度中性子束計算						
202	psi_ave =		150	3.88%	2.29%	Load(3)	Global(3)
203	(Q + 2.0 * (d_mu_over_dx[nm * i + m] * psi_x + eta_over_dy * psi_y_in + xi_over_dz * psi_z_in))						
204	/ (d_cor_Sig_t[ng * d_xs_sets_id[nx * ny * k + nx * j + i] + g] + 2.0 * (d_mu_over_dx[nm * i + m] +						
205							
206	// x方向流出角度中性子束計算 x方向はregister上で保持する(最も高速に処理できる)						
207	psi_x = 2.0 * psi_ave - psi_x;		44	0.34%	0.06%		
208	<pre>atomicAdd(&d_J_x[indexBx3DE(nx, ny, nz, ng, i + 1, j, k, g)], d_w_mu[m] * psi_x);</pre>		45	1.02%	0.93%	Load	Global(2)
236	// z方向中性子流計算・global memoryへ書き込む						
237	atomicAdd(&d_J_z[indexBz3DE(nx, ny, nz, ng, i, j, k + 1, g)], d_w_xi[m] * psi_z_out);		53	0.91%	0.57%	Load	Global
238							
239	// 分点方向に対応した重みを掛けて全中性子束を計算						
240	<pre>atomicAdd(&d_flux[(nx * ny * ng) * k + (nx * ng) * j + ng * i + g], psi_ave * s_w_Rlm[threadIdx.x]);</pre>		54	0.57%	0.38%	Load	Global, Shared
241	for (int32_t lm = 0; lm < nlm; lm++) {		59	5.21%	1.69%		
242	atomicAdd(&d_fluxM[(nlm * nx * ny * ng) * k + (nlm * nx * ng) * j + (nlm * ng) * i + ng * lm + g],		61	22. <mark>66</mark> %	18.52%	Load(16)	Global(2), Shared(16)
243	3						
244	3						
245							
246	syncthreads();		34	0.11%	0.49%		
292SM_	.60_ATOMIC_FUNCTIONS_DECL double atomicAdd(double *address, double val)	_					
293 {							
294 ref	<pre>curndAtomicAdd(address, val);</pre>		61	15.52%	35.99%		Global(20)
295]							

図 3.25 tiled hyperplane transport sweep version 1 コード解析結果(一部抜粋)

 $NX = NY = NZ = 32, NG = 172, ND = 1200, NL = 7、 第 0 象限のみ、<math>NM_h = 16, NG_h = 8, ND_h = 2$ 、D-major

NVIDIA Nsight Compute によるプロファイリング結果(繰り返し回数: 5)

図 3.24 より、パラメータ次第で最大 3 培程度性能が変化することがわかる。性能変化の 要因はキャッシュヒット率やメモリアクセスの効率、各種命令の実行コストなど、多数の要 因があると考えられ、特定は難しい。

特に性能劣化の要因を特定するため、図 3.25 に示したコード解析結果について考察する。 図中の Instructions Executed はその行の命令実行数[%]、Warp Stall Sampling は stall に陥った warp がサンプリングされた数[%]を示している。Warp Stall Sampling の色は、どの要因で warp が stall に陥ったかにより異なり、薄茶は Lg Throttle、濃茶は Long Scoreboard、濃青は MIO Throttle、黄は Short Scoreboard を示している。詳しくは公式ドキュメントを参考にされたい が、おおむね、Lg Throttle 及び Long Scoreboard は global memory アクセスによるもの、MIO Throttle 及び Short Scoreboard は shared memory アクセスを含む L1 キャッシュアクセスによ るものであると考えてよい。

242 行目は見切れているが、 $\psi_{g,d,i,j,k} \times w_d \times R_l^m$ を計算し atomicAdd()を呼び出している。 ただし、242 行目の解析結果は atomicAdd()の実行を含んでおらず、atomicAdd()の解析 結果は 294 行目に集約されていることに注意されたい。

解析結果より、展開次数lmのループ部分と、atomicAdd()に関連する部分で Warp Stall Sampling が極めて多いことがわかる。特に 242,297 行目を合わせると Warp Stall Sampling の約 54.5%を占める。これはlmについてのループのため実行回数が多い(具体的には(NL + 1)² = 64回)ことや、atomicAdd()の実行コストが高いことであると考えられる。

また、198 行目の Lg Throttle 及び Long Scoreboard の要因は global memory の $Q_m^l \sim 0$ アクセスの多さと、そのアクセスが同じgを担当する thread へのブロードキャストになっている、 すなわち一度にアクセスするデータ量が 32 byte を下回っているためであると考えられる。 また、MIO Throttle 及び Short Scoreboard については shared memory の $R_m^l \sim 0$ アクセスの多 さが原因と考えられる。

version 2,3 ではこれらの問題(の一部)について改善を図る。

56

b) version 2

global memory に対する atomicAdd が問題となるのであれば、block 内で一旦データを shared memory にまとめて、そののちに global memory へ加算するようにすれば、性能の改善が可能ではないかと考え、version 2 を実装した。

この場合、各スレッドは以下のように動作する。

- 1. $\psi_{g,d,i,j,k} \times w_d \times R_l^m$ を各展開次数(l, m)について計算する
- 2. 1.の結果を shared memory $の\phi_{m,a,i,i,k}^{l}$ に加算する (shared memory に対する atomicAdd)
- 3. lm = lm + 1, $lm = (NL + 1)^2$ のとき 5. ~
- 4. 1.へ戻る
- 5. block 内のスレッドを同期 (block 内の shared memory に対する操作の完了を待つ)
- 6. lm = 0
- (同じgを担当するスレッドのうち1スレッドのみ動作 他のスレッドは休眠) shared memory のφ^l_{m,g,i,j,k}を global memory のφ^l_{m,g,i,j,k}へ加算する(global memory に対す る atomicAdd)
- 8. lm = lm + 1, $lm = (NL + 1)^2 \mathcal{O} \succeq 3 9.$
- 9. 次の hyperplane へ

これにより、global memory に対する atomicAdd()の呼び出し回数を1/ND_hに減らすこと ができる。global, shared memory の同一アドレスにアクセスすることは避けられていないた め、global, shared memory に対する不可分操作は依然として必要である。また、atomicAdd() の呼び出しの合計回数は、shared と global で段階を踏んでいる分増加する。

 $G_h = 2, ND_h = 8, NM_h = 16, NL = 2$ の場合における各 thread の動作イメージを図 3.26 に示す。図に示された block は blockIdx.x=blockIdx.y=blockIdx.z=0 の block である。





ここで、version 1 と同様に、パラメータ NM_h , NG_h , ND_h の組み合わせのいくつかで version 2 コードによりテスト体系について transport sweep を実施した。ただし解析対象は第 0 象限 飛行方向について計算する kernel のみとする。計算時間の測定結果を図 3.27 に示す。また、 そのうち 1 つの場合におけるコードの解析結果を図 3.28 に示す。

			GmajV2								DmajV2			
NMh=64		NGh						NMh=64		NGh				
		1	2	4	8	16				1	2	4	8	16
NDh	1							NDh	1					
	2								2					
	4								4					
	8		1510						8		1301			
	16	2380							16	2336				
	32								32					
NMh=16		NGh						NMh=16		NGh				
		1	2	4	8	16				1	2	4	8	16
NDh	1							NDh	1					
	2								2					
	4				1071				4				858.9	
	8			1316					8			1353		
	16		2289						16		2399			
	32	3677	2518						32	3121	3775			

図 3.27 tiled hyperplane transport sweep version 2 計算時間 [ms]

NX = NY = NZ = 32, NG = 172, ND = 1200, NL = 7、第0象限のみ

NVIDIA Nsight Compute によるプロファイリング結果 (繰り返し回数: 5)

青←計算時間小 計算時間大→赤

# Sourc	e	Live <u>Reg</u> isters	Instructions Executed	Warp Stall Sampling (All Samples)	Access Operation		Address Space
203	double Q = 0.0;						
204	<u>int32_t preidx_3DELM = (nl</u> m * nx * ny * ng) * k + (nlm * nx * ng) * j + (nlm * ng) * i;	58	0.74%	0.27%			
205	<u>for (int32_t lm = 0; lm <</u> nlm; lm++) {	60	0.97%	0.37%			
206	Q += d_QM[preidx_3DELM + ng * lm + g] * s_Rlm[THPS_DIRECTION_SUBSET * lm + threadIdx.x];	62	5.81%	6.89%	Load(32)	Global(16),	Shared(16)
207							
208							
209	// 平均角度中性子束計算						
210	psi_ave =	146	0.72%	1.94%	Load(3)		Global(3)
211	(0 + 2.0 * (d_mu_over_dx[nm * i + m] * psi_x + eta_over_dy * psi_y_in + xi_over_dz * psi_z_in))						
212	/ (d_cor_Sig_t[ng * d_xs_sets_id[nx * ny * k + nx * j + i] + g] + 2.0 * (d_mu_over_dx[nm * i + m] + eta						
213							
214	// x方向流出角度中性子束計算_x方向はregister上で保持する(最も高速に処理できる)						
215	psi x = 2.0 * psi ave - psi x;	45	0.06%	0.09%			
216	<pre>atomicAdd(&d J x[index8x3DE(nx, ny, nz, ng, i + 1, j, k, q)], d_w_mu[m] * psi_x);</pre>	46	0.19%	0.19%	Load		Global(2)
235	// 2方向流出角度中性子束計算						
236	double psi_z_out = 2.0 * psi_ave - psi_z_in;	49	0.02%	0.04%			
237	if (k_shift == THPS_PLANE_WIDTH - 1) {		0.020	0.04%			
238	// Hyperplane z正方向境界のメッシュである場合、global memoryへ流出角度中性子束を書き込む						
239	$d_{\text{psi}} \underline{z}[nx + ny + nm + g + nx + nm + j + nm + i + m] = psi_{z_{\text{out}}};$	48	0.13%	0.01%	Store		Global
240	l else f		0.150	0.010			Grobar
241	// Hyperplane z正方向境界のメッシュではない場合、shared memoryへ流出角度中性子束を書き込む						
242	<pre>s_psi_z[plane_id_in_block + THPS_GROUP_SUBSET * THPS_DIRECTION_SUBSET * THPS_PLANE_WIDTH] = psi_z_out;</pre>	49	0.02%	0.05%	Store		Shared
243							
244	// z方向中性子流計算•global memoryへ書き込む						
245	<pre>atomicAdd(&d_J_z[indexBz3DE(nx, ny, nz, ng, i, j, k + 1, g)], d_w_xi[m] * psi_z_out);</pre>	55	0.17%	0.16%	Load		Global
246							
247	// 分点方向に対応した重みを掛けて全中性子束を計算						
248	<pre>atomicAdd(&d_flux[(nx * ny * ng) * k + (nx * ng) * j + ng * i + g], psi_ave * s_w_Rlm[threadIdx.x]);</pre>	53	0.11%	0.11%	Load	Glol	bal, Shared
249	for (int32_t lm = 0; lm < nlm; lm++) {	39	1.49%	0.50%			
250	<pre>atomicAdd(&s_fluxM[THPS_GROUP_SUBSET * THPS_PLANE_SIZE * lm + THPS_GROUP_SUBSET * threadIdx.z + threadIdx.y],</pre>	47	42.30%	42.87%	Load(8)		Shared(12)
251	3						
252							
253							
254	syncthreads();	37	0.08%	0.40%			
292SM_	60_ATOMIC_FUNCTIONS_DECL double atomicAdd(double *address, double val)						
293 {							
294 ret	<pre>kurndAtomicAdd(address, val);</pre>	62	40.05%	42.19%	Load(4)	Global(20)	, Shared(8)
295 }							

図 3.28 tiled hyperplane transport sweep version 2 コード解析結果(一部抜粋)

 $NX = NY = NZ = 32, NG = 172, ND = 1200, NL = 7、 第 0 象限のみ、 <math>NM_h = 16, NG_h = 8, ND_h = 4$ 、 D-major

NVIDIA Nsight Compute によるプロファイリング結果(繰り返し回数: 5)

図 3.27 より、version 2 コードは version 1 に比べて性能を改善できておらず、どのパラメ ータの組み合わせに対しても悪化していることが分かる。この原因を図 3.28 のコード解析 結果から考察する。

図 3.28 より、250 行目の演算と、294 行目の atomicAdd()などに関連する warp stall がさ らに増加していることが分かる。warp stall の要因は大半が Short Scoreboard に占められてお り、shared memory への過負荷と bank conflict を生じ得る非効率的なアクセスが原因と考え られる。ただし 250 行目と 294 行目については、解析の都合上 atomicAdd()による stall とそ れ以外の shared memory 操作に伴う stall が分離できていなものの、別途実施した CUDA に おける中間コード SASS の解析結果では、atomicAdd()による影響がより大きいが示され ている。

250 行目については、図 3.29 に示すようにひどい場合で 20-way bank conflict を生じてお り、37.4 B 回(B=Billion)のアクセスが発生している。プロファイリングによると、そのうち 6.69 B 回のアクセスは余剰なアクセスであり、理想的なアクセス回数は 30.7 B 回である。 なお、余剰アクセス回数以前に、そもそもアクセス回数が多いのは atomicAdd()が呼び出 されていることに起因する。



図 3.29 version 2 コード 250 行目 shared memory アクセスの解析結果

以上を踏まえると、shared memory に依存する計算を増やしすぎたためアクセス回数が多 すぎることと、さらにその操作が atomicAdd()であることや bank conflict を生じやすいも のになってしまったことが性能悪化の原因と考えられる。

そこで、version 3 では shared memory に対する atomicAdd()呼び出し回数の削減を試みる。

c) version 3

version 3 コードでは、shared memory で $\phi_{m,g,i,j,k}^{l}$ を合算するときに、同じgを担当する thread が 1 ずつlmをずらすことで、shared memory に対する atomic 操作を不要としている。ただ し、実装の都合上、本手法が利用できるのは $(NL + 1)^2 \ge ND_{sub}$ の場合のみであり、warp 内 thread の動作が同期していることを前提としている。さらに、block 内の warp 同士の計算、 操作に依存性がない、つまり同じをg,idxを担当する thread が 1 warp に収まっていることも 前提となる。そのため、パラメータ設定に注意を要する。具体的には、D-major の場合は ND_h が、G-major の場合は NG_h が 32 の約数でなければならない。

この場合、各スレッドは以下のように動作する。

- 1. 各スレッドについて、 $lm = d_{sub}$ (d_{sub} は block 内での飛行方向の番号、スレッドごとに 異なる)
- 2. $\psi_{g,d,i,j,k} \times w_d \times R_l^m$ を各展開次数(l,m)について計算する
- 3. 2.の結果を shared memory の $\phi_{m,g,i,j,k}^{l}$ に加算する (atomic ではない)
- Warp を同期 (__syncwarp()を呼び出す)
 ※Computation Capability 7.x 以降、暗黙的な warp 同期は安全ではない
- 5. lm = lm + 1
- 6. $d_{sub} = 0$ かつ $lm = (NL + 1)^2$ 、または $d_{sub} \neq 0$ かつ $lm = d_{sub} 1$ なら7.へ。
- 7. $lm = (NL + 1)^2 \mathcal{O}$ とき、lm = 0
- 8. 2.へ戻る
- 9. block 内のスレッドを同期 (block 内の shared memory に対する操作の完了を待つ)
- 10. lm = 0
- (同じgを担当するスレッドのうち1スレッドのみ動作 他のスレッドは休眠)
 shared memory の
 o^l_{m,g,i,j,k}を global memory の
 o^l_{m,g,i,j,k}へ加算する(global memory に対する atomicAdd)
- 12. lm = lm + 1、 $lm = (NL + 1)^2$ のとき 9.~
- 13. 次の hyperplane へ

この手法により、shared memory に対する atomicAdd()は不要で、かつ global memory に 対する atomicAdd()の回数を version 1 に比べ1/ND_hに減らすことができる。展開次数が大 きくなるほど、この効果は顕著になると考えられる。

 $G_h = 2, ND_h = 8, NM_h = 16, NL = 2, D$ -major の場合における各 thread の動作イメージを図 3.30 に示す。図から、warp 内 thread が同期していれば、shared memory へのアクセス競合が 起こらず、不可分操作が不要であることが分かる。図 3.30 に示された block は blockIdx.x=blockIdx.y=blockIdx.z=0 の block である。また、このとき図 3.30 に示す ようにlmについて連続となるように ϕ_m^l を shared memory に格納する必要がある。



図 3.30 version 3 ループ 0 回目の動作イメージ (NL = 2)

ここで、version 1,2 と同様に、パラメータ NM_h , NG_h , ND_h の組み合わせのいくつかで version 3 コードによりテスト体系について transport sweep を実施した。ただし解析対象は第 0 象限 飛行方向について計算する kernel のみとする。計算時間の測定結果を図 3.31 に示す。また、 そのうち 1 つの場合におけるコードの解析結果を図 3.32 に示す。また、図 3.25、図 3.28、 図 3.32 で示した解析について、特に warp の状態を比較したものを図 3.33 に示す。

			GmajV3								DmajV3			
NMh=64		NGh					N	IMh=64		NGh				
		1	2	4	8	16				1	2	4	8	16
NDh	1						N	lDh	1					
	2								2					
	4								4					
	8		759.79						8		323.15			
	16	750.82							16	396.15				
	32								32					
NMh=16		NGh					N	IMh=16		NGh				
		1	2	4	8	16				1	2	4	8	16
NDh	1						N	lDh	1					
	2								2		2739			
	4								4		1035			
	8				350.16				8	1400	291.32	319.18	390.23	
	16			347.18					16	438.66	305.39	377.26		
	32	580.87	359.3						32	307.77	423.37			

図 3.31 tiled hyperplane transport sweep version 3 計算時間 [ms]

NX = NY = NZ = 32, NG = 172, ND = 1200, NL = 7、第0象限のみ

NVIDIA Nsight Compute によるプロファイリング結果 (繰り返し回数: 5)

青←計算時間小 計算時間大→赤

# Source	2	Reg	Live gisters	Instructions Executed	Warp Stall Sampling (All Samples)	Access Operation	Address Space
203	double Q = 0.0;						
204	int32_t preidx_3DELM = (nlm * nx * ny * ng) * k + (nlm * nx * ng) * j + (nlm * ng) * i;		60	1.60%	0.78%		
205	<pre>for (int32_t lm = 0; lm < nlm; lm++) {</pre>		59	2.10%	1.86%		
206	<pre>Q += d_QM[preidx_3DELM + ng * lm + g] * s_Rlm[THPS_DIRECTION_SUBSET * lm + threadIdx.x];</pre>		62	12.61%	20.85%	Load(32)	Global(16), Shared(16)
207	3						
208							
209	// 平均角度中性子束計算						
210	psi_ave =		150	1.57%	5.06%	Load(3)	Global(3)
211	(Q + 2.0 * (d_mu_over_dx[nm * i + m] * psi_x + eta_over_dy * psi_y_in + xi_over_dz * psi_z_in))						
212	/ [d_cor_Sig_t[ng * d_xs_sets_id[nx * ny * k + nx * j + i] + g] + 2.0 * (d_mu_over_dx[nm * i + m] +						
247	// 分点方向に対応した重みを掛けて全中性子束を計算						
248	<pre>atomicAdd(&d_flux[(nx * ny * ng) * k + (nx * ng) * j + ng * i + g], psi_ave * s_w_Rlm[threadIdx.x]);</pre>		53	0.32%	0.23%	Load	Global, Shared
249	3						
250							
251	ť						
252	// Warp内のスレッドごとにlmをずらすことでatomic演算を削減						
253	int32_t lm = threadIdx.x;						
254	while (true) {						
255	if (is_active) s_fluxM[nlm * THPS_GROUP_SUBSET * threadIdx.z + nlm * threadIdx.y + lm] += psi_ave * s_		43	17. 56%	25.88%	Load(2)	Shared(3)
256	syncwarp();		147	2.93%	0.39%		
257	<pre>if (lm == (threadIdx.x == 0 ? nlm - 1 : threadIdx.x - 1)) break;</pre>		43	2.97%	0.67%		
258	lm++;		43	2.93%	0.80%		
259	if (lm == nlm) lm = 0;		43	26.34%	26.49%	Load(2)	Shared(3)
260	3						
261	}						
262							
263	syncthreads();		39	0.23%	1.07%		
264							
265	if (is_active) {		39	0.14%	0.02%		
266	// block内で加算したテータをglobalへ						
267	if (threadIdx.x == 0)	_					
268	for (ints2_t Lm = 0; Lm < nLm; Lm++) {		60	1.83%	0.17%		
269	atomicAdd(&d_tluxM[(nlm * nx * ny * ng) * k + (nlm * nx * ng) * j + (nlm * ng) * i + ng * lm + g],		62	7.13%	3.00%	Load(16)	GLobal(3), Shared(16)
270	<pre>s_+LuxM[nlm * THPS_GROUP_SUBSET * threadIdx.z + nlm * threadIdx.y + lm] = 0.0;</pre>		61	3.11%	2.06%	Store(1	Shared(16)
271							
2.72	,						
273	3						
292SM	_60_ATOMIC_FUNCTIONS_DECL double atomicAdd(double *address, double val)						
293 {							
294 re	turndAtomicAdd(address, val);		62	6.08%	3.58%		Global(20)
295 }							

図 3.32 tiled hyperplane transport sweep version 3 コード解析結果(一部抜粋)

NX = NY = NZ = 32, NG = 172, ND = 1200, NL = 7、第0象限のみ、NM_h = 16, NG_h = 2, ND_h = 8、D-major NVIDIA Nsight Compute によるプロファイリング結果(繰り返し回数: 5)



図 3.33 version 1, 2, 3 コードにおける warp 状態の解析結果の比較

NVIDIA Nsight Compute によるプロファイリング結果(繰り返し回数: 5)

紫:version 1、緑:version 2、青:version 3

図 3.31 より、version 1,2 に比べ version 3 では多くのケースで計算時間を短縮できている ことがわかる。各 version の最短計算時間を以下の表に示す。

	パラメ	計管時間 [me]	直連化家		
	G-major / D-major	(NM_h, NG_h, ND_h)	即奔鸣向[[[[3]	间还旧平	
version 1	D-major	(64, 8, 2)	822.25	1.00	
version 2	D-major	(16, 8, 4)	858.90	0.96	
version 3	D-major	(16, 2, 8)	291.32	2.82	

表 3.2 各 version における最短計算時間とパラメータ

version 3 で高速化に成功した要因は、global memory に対する atomicAdd()の呼び出しを version 2 と同程度に減らしたまま、shared memory に対する atomicAdd()の呼び出しを無く すことができたことが大きく寄与していると考えられる。図 3.32 の 294 行目からわかるよ うに、atomicAdd()による warp stall は全体の数%にとどまっており、version 1, 2 に比べ寄 与が大きく減少している。図 3.33 からも、version 3 では warp stall を大きく減らすことがで きていることが分かる。

一方で、206, (255,)259 行目の Short Scoreboard が全体の warp stall のうち多くを占めてい る。ただし解析の都合上、259 行目の解析結果は 255 行目のものを内包している。例えば、 259 行目では 17.1 B 回のメモリアクセスが発生しており、そのうち 6.85 B は非効率なアク セスによる余剰アクセスであると解析されており、Short Scoreboard を改善するには、shared memory へのアクセスの多さと非効率さを改善する必要があると考えられる。

以上のように、version 3 コードでもメモリアクセスに改善の余地があることが解析結果 よりうかがえるが、この時点で GPU の倍精度(FP64)計算性能のうち約 80.9 %を使用してい ることが解析結果より判明している。加えて、第4章で述べるように version 3 時点で transport sweep 以外の拡散加速計算などの計算が計算時間の大半を占めるようになっており、 transport sweep コードのこれ以上の改善は優先度が低いと判断した。よって、本研究では version 3 コードを α 固有値計算に利用することとし、これ以上の改善は行わない。

67

3.4.4 消費メモリ量

tiled hyperplane transport sweep version 3 コードを用いた S_N 法に基づく α 固有値計算において要求されるメモリ量の概算を以下に示す。ただし、断面積データ等の定数に必要な領域や ループ変数などの自動変数により消費されるメモリは考慮しない。

a) global memory

global memory には以下のような領域が求められる。

- ◆ ψ_d, Q_d は global memory に保持しない。
- ◆ $\psi_d^{xin/out}$ は register で保持し、global memory は使用しない。
- ◆ $\psi_d^{\text{yin/out}}, \psi_d^{\text{zin/out}}$ は hyperplane のy, z方向境界面の必要分だけ確保する。

以上を参考に、計算に必要なデータを保持するために要求されるメモリ量が以下のように 概算できる。

$$mem(\phi_l^m) = sizeof(REAL) \times (NX \times NY \times NZ) \times NG \times (NL+1)^2$$
(3.1)

$$\operatorname{mem}(Q_l^m) = \operatorname{sizeof}(\operatorname{REAL}) \times (NX \times NY \times NZ) \times NG \times (NL+1)^2$$
(3.2)

$$mem(\psi^{yout}) = sizeof(REAL) \times (NX \times HW) \times NG \times ND$$
(3.3)

$$mem(\psi^{zout}) = sizeof(REAL) \times (NX \times NY) \times NG \times ND$$
(3.4)

$$mem(J^{xout}) = sizeof(REAL) \times (NX + 1) \times NY \times NZ \times NG$$
(3.5)

$$mem(J^{yout}) = sizeof(REAL) \times NX \times (NY + 1) \times NZ \times NG$$
(3.6)

$$mem(J^{zout}) = sizeof(REAL) \times NX \times NY \times (NZ + 1) \times NG$$
(3.7)

mem(·) : データ保持に要求されるメモリ量

sizeof(·) : 任意の変数型のデータサイズ

- *NY* : *y*方向のメッシュ分割数
- *NZ* : z方向のメッシュ分割数
- HW : hyperplane の1辺のメッシュ数 (hyperplane width) $NM_h = HW^2$
- *NG* : エネルギー群数
- NL : 非等方散乱次数上限
- *ND* : 飛行方向分割数
ここで、例としてNXNYNZ = 32^3 , HW = 4, NG = 172, NL = 3, ND = 72の場合の要求量例 を表 3.3 に示す。ただし、1 MB = 2^{20} byteとする。

変数	要求メモリ量 [MB]
ϕ_l^m	688.0
Q_l^m	688.0
ψ^{yout}	12.1
ψ^{zout}	96.8
J^{xout}	44.3
J^{yout}	44.3
J ^{zout}	44.3
計	1630.0

表 3.3 要求 global memory 量の例 (倍精度、NXNYNZ = 32³, HW = 4, NG = 172, NL = 3, ND = 72)

global memory 消費量が約 1.6 GB に対して、計算に使用する GPU の搭載メモリ容量 24 GB は十分に大きいことから、*NXNYNZ* = 32^3 , *HW* = 4, *NG* = 172, *NL* = 3, *ND* = 72の条件下における計算は現実的に可能であるといえる。

b) shared memory

shared memory には以下のような領域が求められる。

- ϕ_{I}^{m} を block 内で保持するためのメモリ
- ◆ $\psi_{d}^{yin/out}$, $\psi_{d}^{zin/out}$ の block 内やり取りのためのメモリ
- ◆ *R*^{*m*},*w*_d*R*^{*m*}をあらかじめ計算したデータを格納するためのメモリ

以上を参考に、計算に必要なデータを保持するために要求されるメモリ量が以下のように 概算できる。

$$mem(\phi_l^m) = sizeof(REAL) \times NM_h \times NG_h \times (NL+1)^2$$
(3.8)

$$\operatorname{mem}(\psi_d^{\operatorname{yin/out}}) = \operatorname{sizeof}(\operatorname{REAL}) \times NM_h \times NG_h \times ND_h$$
(3.9)

$$\operatorname{mem}(\psi_d^{\operatorname{zin/out}}) = \operatorname{sizeof}(\operatorname{REAL}) \times NM_h \times NG_h \times ND_h$$
(3.10)

$$mem(R_l^m) = sizeof(REAL) \times ND_h \times (NL+1)^2$$
(3.11)

$$mem(w_d R_l^m) = sizeof(REAL) \times ND_h \times (NL+1)^2$$
(3.12)

 $NM_h = 16, HM = 8, NG = 172, NL = 3, ND = 72の場合の要求量例を表 3.4 に示す。ただし、 1 KB = 2¹⁰ byteとする。$

変数	要求メモリ量 [KB]
ϕ_l^m	32.0
$\psi_d^{\mathrm{yin/out}}$	2.0
$\psi_d^{z ext{in/out}}$	2.0
R_l^m	1.0
$w_d R_l^m$	1.0
	38.0

表 3.4 block あたりの要求 shared memory 量の例 (倍精度、NM_h = 16, NG_h = 2, ND_h = 8, NG = 172, NL = 3, NM = 72)

なお、shared memory / L1 cache (RTX4090: 128 KB/SM)は同一のオンチップメモリを両者で 共用しており、shared memory を多く使用すると L1 Cache への割当がその分減少すること と、SM・block あたりの shared memory には上限(100 KB 前後)があることに注意する必要が ある。 3.5 GPGPUを用いたα固有値拡散加速計算の実装

本節では GPGPU を用いた α固有値拡散加速計算の実装について述べる。

3.5.1 項では、α固有値拡散加速計算の計算フローを示し、3.5.2 項では GPGPU を用いた具体的な実装について述べる。3.5.3 項では、計算に必要な global memory の量を概算する。

3.5.1 計算フロー

第2章の理論に基づいた、 α 固有値拡散加速計算の計算フローを図 3.34 に示す。 S_N 法と 同様に、外部反復にガウスザイデル法を用いる場合とヤコビ法を用いる場合があるが、並列 化度を大きくするため、本研究では S_N 法と同様にヤコビ法を採用する。

本研究で並列化の対象とするのは、 $Q^{\text{diff}}, \phi^{\text{diff}}, \alpha^{\text{diff}}$ の計算とする。



(i) 外部反復にガウスザイデル法を用いる場合

(ii) 外部反復にヤコビ法を用いる場合



3.5.2 計算の並列化

拡散加速計算に必要なほとんどの計算は行列・ベクトル積など、線形代数の形で表現でき、 多くの計算に線形代数ライブラリを利用することができる。GPU に対応した線形代数ライ ブラリはいくつか存在するが、本研究では cuBLAS[13]及び MAGMA[14],[15]を利用する。 以降では、並列化の対象とするα^{diff}, Q^{diff}, φ^{diff}の計算の実装についてそれぞれ述べる。

a) α^{diff}の計算

 α^{diff} は式(2.75)により更新でき、これはベクトル $\phi_{g,i,j,k}^{\text{diff},(n')}/v_g$ とベクトル $\Delta x_i \Delta y_j \Delta z_k$ の内積の 逆数を計算することに等しい。ただし、ベクトル $\Delta x_i \Delta y_j \Delta z_k$ はエネルギーNG群の分だけ複製 し結合された、 $NX \times NY \times NZ \times NG$ 個の要素を持つベクトルとする。

$$\alpha^{\text{diff},(n')} = \frac{1}{\sum_{g=1}^{NG} \sum_{k=1}^{NZ} \sum_{j=1}^{NY} \sum_{i=1}^{NX} \frac{\phi_{g,i,j,k}^{\text{diff},(n')}}{v_g} \Delta x_i \Delta y_j \Delta z_k}$$
(2.75)

$$\overline{P_{g,i,j,k}^{NG}} \Delta x_i \Delta y_j \Delta z_k$$

 $\phi_{g,i,j,k}^{\text{diff}}/v_g$ の計算はNX × NY × NZ × NG thread に並列化した簡単な kernel として実装できる。ただし、積演算に比べて除演算は高いコストを要するため、 $\phi_{g,i,j,k}^{\text{diff}}$ を v_g で除算するのではなく、あらかじめ計算した逆数1/ v_g を乗算するように実装する。ごく単純な実装であるため、実装の詳細は省略する。また、ベクトルの内積には GPU 対応の線形代数ライブラリの一つである cuBLAS が提供する cublasDdot_v2()関数などを利用する。

b) Q^{diff}の計算

中性子源 Q^{diff} の計算は、 S_N 法における非等方散乱中性子源 Q_l^m の計算において展開次数上限をNL = 0としたときの計算と等価となる。よって、3.4.2項で説明した実装をほぼそのまま用いて中性子源 Q^{diff} の計算の計算を実装できるため、実装の詳細は省略する。

c) ϕ^{diff} の計算

φ^{diff}の計算では、連立一次方程式(2.66)を解く必要がある。

$$\begin{aligned} &A_{g,i,j,k}^{x^{-}}\phi_{g,i-1,j,k} + A_{g,i,j,k}^{y^{-}}\phi_{g,i,j-1,k} + A_{g,i,j,k}^{z^{-}}\phi_{g,i,j,k-1} + A_{g,i,j,k}^{0}\phi_{g,i,j,k} + \\ &A_{g,i,j,k}^{x^{+}}\phi_{g,i+1,j,k} + A_{g,i,j,k}^{y^{+}}\phi_{g,i,j+1,k} + A_{g,i,j,k}^{z^{+}}\phi_{g,i,j,k+1} \\ &= Q_{g,i,j,k} \end{aligned}$$

$$(2.66)$$

連立一次方程式の数値解法には、LU分解法のような直接解法や、ヤコビ法やガウスザイ デル法、LU分解法を発展させた ADI 法などの定常反復法、そして GMRES 法(一般最小残 差法)や BiCGSTAB 法(安定化双共役勾配法)[16]などの非定常反復法が知られている。しか し、LU分解法は逐次的な計算を伴うため並列化できないことに加え、巨大で疎な係数行列 Aを分解した行列L,Uを保持するために膨大なメモリを要することから、一般的に拡散加速 計算に用いられない。ガウスザイデル法、ADI 法も逐次的処理を含むため、並列化との親和 性が低いとされる。一方で、ヤコビ法や GMRES 法、BiCGSTAB 法などの反復法は直接解法 に比べメモリを節約でき、並列化との親和性も高いことから、拡散加速計算に用いられるこ とが多い。本研究では、非定常反復法の中でも計算速度や安定性に優れるとされる BiCGSTAB 法を採用する。

BiCGSTAB法などの反復法においては、収束性改善のための前処理が一般に必要とされ、 代表的な前処理手法としては点ヤコビ前処理や不完全LU分解法が知られている。点ヤコビ 前処理は、係数行列Aの対角成分のみを取り出したものを前処理行列Mとするもので、単純 でありながら、係数行列Aが対角行列に近い場合は優れた性能が得られるとされる。不完全 LU分解法はメモリ節約のために係数行列Aの0成分を0に保つようにした、不完全なLU 分解を利用する手法である。しかし、逐次処理を伴うことはLU分解法と変わらないため、 並列化との親和性は低い。よって、本研究では点ヤコビ前処理を利用する。

GPGPU に対応した BiCGSTAB 法の実装は MAGMA ライブラリにより提供されている。 点ヤコビ前処理にも対応しているため、計算コードの実装にはこれを利用する。

3.5.3 消費メモリ量

以上で述べたように実装した α 固有値拡散加速計算において要求される global memory 量の 概算を以下に示す。ただし、断面積データ等の定数に必要な領域やループ変数などの自動変 数により消費されるメモリは考慮しない。また、shared memory についてはライブラリによ る要求量が公開されていないためここでは示さない。前処理付き BiCGSTAB が要求するメ モリ量は実装により異なるが、表 3.5 では文献[16]で使用されている9個のベクトルを保持 するのに必要な量を示す。ただし、1 MB = 2²⁰ byteとする。

$$mem(\phi) = sizeof(REAL) \times (NX \times NY \times NZ) \times NG$$
(3.13)

$$mem(Q) = sizeof(REAL) \times (NX \times NY \times NZ) \times NG$$
(3.14)

$$mem(D_{cor}^{\chi}) = sizeof(REAL) \times (NX + 1) \times NY \times NZ \times NG$$
(3.15)

$$mem(D_{cor}^{y}) = sizeof(REAL) \times NX \times (NY + 1) \times NZ \times NG$$
(3.16)

$$mem(D_{cor}^{z}) = sizeof(REAL) \times NX \times NY \times (NZ + 1) \times NG$$
(3.17)

mem(A)

$$= \operatorname{sizeof}(\operatorname{REAL}) \times NNZ + \operatorname{sizeof}(\operatorname{INT}) \times (NNZ + NX \times NY \times NZ \times NG)$$

$$= \operatorname{sizeof}(\operatorname{REAL}) \times \begin{pmatrix} 7 \times NX \times NY \times NZ \\ -2 \times NX \times NY - 2 \times NY \times NZ - 2 \times NZ \times NX \end{pmatrix} NG$$

$$+ \operatorname{sizeof}(\operatorname{INT}) \times (NNZ + NX \times NY \times NZ \times NG)$$

$$(3.18)$$

$$mem(PBiCGSTAB) = sizeof(REAL) \times (9 \times NX \times NY \times NZ \times NG)$$
(3.19)

NNZ :係数行列の非零要素数

INT : 任意の整数型 sizeof(int32_t) = 4 byte

PBiCGSTAB : 前処理付き BiCGSTAB

(佰侑皮、NANYNZ	$= 32^{\circ}, NG = 1/2)$
変数	要求メモリ量 [MB]
ϕ	43.0
Q	43.0
$D_{\rm cor}^{\chi}$	44.3
$D_{ m cor}^{\mathcal{Y}}$	44.3
$D_{\rm cor}^z$	44.3
Α	460.9
PBiCGSTAB	387.0
	1066.9

表 3.5 要求 global memory 量の例

 S_N に基づく α 固有値計算に必要な量と合わせた global memory 消費量が約 2.6 GB であるの に対して、計算に使用する GPU の搭載メモリ容量 24 GB は十分に大きいことから、この条 件下における計算は現実的に可能であるといえる。

3.6 本章のまとめ

本章では、GPGPUを用いたSN法に基づくα固有値計算コードの開発について述べた。

3.2 節では、GPU を科学技術計算などに応用する技術である GPGPU の概要を説明した。 3.2.1 項では、host(CPU)と device(GPU)がそれぞれ別のメモリを持ち、device は kernel と呼ば れる全 thread に共通したコードを実行するという CUDA プログラミングモデルについて説 明した。3.2.2 項では、CUDA における grid, block, warp からなる thread の階層構造と、32 thread を 1 warp とし、warp 内 thread は同一命令を同時に実行する SIMT アーキテクチャに ついて説明した。3.2.3 項では CUDA における主に global, shared memory からなるメモリの 階層構造と、メモリアクセスの仕組みとメモリアクセス時に意識すべき点について述べた。

3.3 節では、GPGPU を用いた核計算コード開発において一般に課題となる事柄について 述べた。例えば、エネルギー群インデックスgについてデータと thread がそれぞれ連続にな るよう構成することで容易に coalesced access を実現できることを説明した。一方で、GPGPU を利用したコードでは coalesced access の他にもパフォーマンスに影響する要素が多くあり、 NVIDIA Nsight Compute などのプロファイラーなどを用いて問題点を特定、改善しながら開 発をする必要があることを述べた。

3.4 節では、GPGPUを用いた、 S_N 法に基づく α 固有値計算の実装について述べた。3.4.1 項では全体の計算フローを示し、3.4.2 項では効率的なメモリアクセスを意識した非等方散乱中性子源計算の実装手法を示した。3.4.3 項では、transport sweepの実装手法を示した。GPUの性能を十分に利用するために、transport sweepを空間メッシュについて並列化する手法である tiled hyperplane transport sweep を用いることを述べた。計算中に必要となるが、高コス

トを要する global memory に対する atomicAdd()関数の呼び出しを減らすため、version 1,2, 3 とコードを改善する手法を示した。version 3 では、shared memory を利用したうえで、各 thread が計算する展開次数(l,m)の組をずらして操作の競合を回避することで必要な atomicAdd()関数の呼び出しを削減した。そして、性能測定の結果、本修論研究では優れた 性能を示した version 3 を採用したことを述べた。3.4.4 項では計算に必要な global memory と shared memory の量を概算した。典型的な計算条件下において global memory 消費量は搭載 メモリ容量の 1/10 以下、block あたりの shared memory 消費量は上限の約 1/3 であり、メモ リ消費量が現実的な範囲内に収まっていることを確認した。

3.5 節では、 α 固有値拡散加速計を GPGPU により実装する手法について述べた。多くの計 算は GPU に対応した線形代数ライブラリを用いて実装でき、中性子源の計算には、 S_N 法の 非等方散乱中性子源計算の手法を流用できることを述べた。また、連立一次方程式の解法に は、並列化との親和性が高い、点ヤコビ前処理を適用した BiCGSTAB 法を採用することを 述べた。3.5.3 項では拡散加速計算に必要な global memory の量を概算し、典型的な計算条件 下における消費量は S_N 法の計算に必要な量と合わせても、搭載メモリ容量の約 1/9 であり、 消費量が実行可能な範囲内に収まっていることを確認した。

- 3.7 参考文献
- "CUDA C++ Programming Guide;" NVIDIA Corporation; https://docs.nvidia.com/cuda/cuda-cprogramming-guide/index.html; (current as of Dec. 11, 2023).
- [2] " CUDA Toolkit Free Tools and Training," NVIDIA Corporation; https://developer.nvidia.com/cuda-toolkit; (current as of Dec. 13, 2023).
- [3] "OpenCL The Open Standard for Parallel Programming of Heterogeneous Systems," The Khronos Group; https://www.khronos.org//; (current as of Dec. 13, 2023).
- [4] "Homepage | OpenACC;" OpenACC Organization; https://www.openacc.org/; (current as of Dec. 13, 2023).
- [5] "Home OpenMP," OpenMP ARB; https://www.openmp.org/; (current as of Dec. 13, 2023).
- [6] "CUDA C++ Best Practices Guide," NVIDIA Corporation; https://docs.nvidia.com/cuda/cudac-best-practices-guide/index.html; (current as of Dec. 20, 2023).
- [7] "NVIDIA TESLA V100 GPU Architecture," NVIDIA Corporation; https://images.nvidia.com/content/volta-architecture/pdf/volta-architecture-whitepaper.pdf; (current as of Dec. 13, 2023).
- [8] "Whitepaper NVIDIA's Next Generation CUDATM Compute Architecture: FermiTM," NVIDIA Corporation;

https://www.nvidia.com/content/pdf/fermi_white_papers/nvidia_fermi_compute_architecture_ whitepaper.pdf; (current as of Dec. 20, 2023).

[9] "NVIDIA® NsightTM Development Platform, Visual Studio Edition 4.7 User Guide: Issue

Efficiency;"

NVIDIA

Corporation;

https://docs.nvidia.com/gameworks/content/developertools/desktop/analysis/report/cudaexperi ments/kernellevel/issueefficiency.htm; (current as of Dec. 20, 2023).

- [10] "NVIDIA Nsight Compute," NVIDIA Developer; https://developer.nvidia.com/nsight-compute; (current as of Jan. 26, 2024).
- [11] S. RENNICH, D. APPELHANS, L GRINBERG, et al., " S_N Transport on Accelerations," DOE CoE Probability Workshop, (2016).
- [12] C. GONG, L JIE, C. LIHUA, et al., "GPU Accelerated Simulations of 3D Deterministic Particle Transport Using Discrete Ordinates Method," Journal of Computational Physics 230 15, 6010 (2011); https://doi.org/10.1016/j.jcp.2011.04.010.
- [13] "cuBLAS," NVIDIA Corporation; https://developer.nvidia.com/cublas; (current as of Jan. 15, 2024).
- [14] "MAGMA;" Innovative Computing Laboratory; https://icl.utk.edu/magma/; (current as of Jan. 15, 2024).
- [15] H. ANZT, W. Sawyer, S. TOMOV, et al., "Optimizing Krylov Subspace Solvers on Graphics Processing Units," in 2014 IEEE International Parallel & Distributed Processing Symposium Workshops, pp. 941–949, IEEE, Phoenix, AZ, USA (2014); https://doi.org/10.1109/IPDPSW.2014.107.
- [16] H. A. VAN DER VORST, "Bi-CGSTAB: A Fast and Smoothly Converging Variant of Bi-CG for the Solution of Nonsymmetric Linear Systems," SIAM J. Sci. and Stat. Comput. 13 2, 631 (1992); https://doi.org/10.1137/0913035.

第4章 検証計算

4.1 本章の概要

本章では、第2章及び第3章で述べた内容に基づき開発した、GPGPUを用いたS_N法に基づくa固有値計算コードの妥当性や高速化性能について検証する。

4.2 節では、本章の妥当性確認及び検証における計算条件について述べる。4.3 節では、先 行研究によるα実験値と、本研究で開発した CPU 及び GPU コードによるαの計算結果を比 較することで、開発したコードの妥当性確認及び検証を実施する。また、熱中性子散乱則に 起因するα計算値の不確かさについても評価する。4.4 節では、開発した CPU 及び GPU コ ードの計算時間を比較し、本研究で開発した GPU コードの有効性を検証する。

4.2 計算条件

本節では、本章の妥当性確認及び検証における計算条件について述べる。なお、本節で示した各種条件については、特筆なき限り、本章で共通のものとする。

まず、開発したコードと比較検証するために利用した先行研究の実験体系について述べる。先行研究[1]における実験装置の概要を図 4.1 に示す。



図 4.1 先行研究における実験装置の概要[1]

実験室の室温及び水槽内の水温は 10 °C (283.15 K) であり、測定対象は水で満たされた、 内寸a [cm] × b [cm] × c [cm]の直方体の水槽である。水槽は厚さ 1 mm のアルミニウム製の ものが利用された。先行研究実験で測定された一連の水槽体系について、各水槽の内寸と併 せて即発中性子減衰定数 α の実験値 α_{exp} を表 4.1 に示す。先行研究実験では、水槽体系に対 し D-T 中性子源で発生させたパルス中性子を打ち込み、BF3 計数管により中性子計数率の 時間変化が測定された。そして、体系内の中性子数が $A \exp(-\alpha t) + C$ に従って減衰するとし てデータ点を最小二乗法でフィッティングすることにより即発中性子減衰定数 α の実験値 が推定された[1]。

体系番号	a [cm]	<i>b</i> [cm]	<i>c</i> [cm]	$\alpha_{\exp} [s^{-1}]$
1	17.02	17.02	17.73	8012 ± 43
2	17.02	17.02	10.99	9507 ± 56
3	12.07	12.06	12.02	11065 ± 66
4	12.07	12.06	11.88	11083 ± 34
5	10.01	10.03	10.03	13283 ± 115
6	10.01	10.03	8.3	14721 ± 47
7	10.01	10.03	5.99	18228 ± 74
8	6.99	7.12	7	21112 ± 42
9	6.99	7.12	5.73	22897 ± 214
10	6.99	7.12	4.98	25635 ± 68
11	5.71	5.75	5.77	27818 ± 77
12	6.99	7.12	3.96	30551 ± 113
13	5.71	5.75	4.24	33106 ± 98
14	6.99	7.12	3.44	34010 ± 146
15	4.49	4.51	4.4	38838 ± 113
16	4.49	4.51	3.41	44683 ± 182

表 4.1 過去実験における水槽体系寸法及び実験値α_{exp} [1]

ここからは、計算に使用した核反応断面積データについて述べる。 まず、計算体系を構成する物質と密度、及び各物質を構成する同位体を表 4.2 に示す。また、 各同位体の質量数及び存在比を表 4.3 に示す。

体系温度 T [K]	283.15		
水密度 [g/cm ³][2]	0.9996990014		
水の構成同位体	H1, H2, O16, O17, O18		
アルミニウム密度 [3]	2.702		
アルミニウムの構成同位体	A127		

表 4.2 計算体系を構成する物質の条件

表 4.3 質量数及び同位体存在比 [4]

元素	同位体	質量数	存在比 [atom%]
и	H1	1.00782503223	99.9885
H H2		2.01410177812	0.00115
	O16	15.99491461957	99.757
0	O17	16.99913175650	0.038
O18	O18	17.99915961286	0.205
Al	Al27	26.981538578	100

ここで、原子数密度は式(4.1)により求めることができる。

$$n = \frac{\rho}{M} \cdot N_A \tag{4.1}$$

- n : 原子数密度
- *ρ* : 質量密度

M : 質量数

N_A:アボガドロ定数

表 4.3 及び式(4.1)から求めた各核種の数密度を表 4.4 に示す。

水分子数密度 [atoms/barn/cm]	$3.34178872283 \times 10^{-02}$
H1 原子数密度 [atoms/barn/cm]	$6.68280883425 \times 10^{-02}$
H2 原子数密度 [atoms/barn/cm]	$7.68611406251 \times 10^{-06}$
O16 原子数密度 [atoms/barn/cm]	$3.33366817623 \times 10^{-02}$
O17 原子数密度 [atoms/barn/cm]	$1.26987971468 imes 10^{-05}$
O18 原子数密度 [atoms/barn/cm]	$6.85066688180 imes 10^{-05}$
Al27 原子数密度 [atoms/barn/cm]	$6.03072515175 \times 10^{-02}$

表 4.4 分子数密度、原子数密度

表 4.4 及び表 4.5 に示す条件のもと、評価済み核データ JENDL-5[5]に対し FRENDY[6],[7],[8]を用いて核データ処理を実施し、計算に使用する中性子エネルギー172 群 の巨視的断面積データを求めた。

評価済み核データ	水 アルミニウム	JENDL-5 update-11 [5]	
	H-H2O		T = 280.0 [K]におけるデータを利用
評価済み核データ	O-H2O		T = 280.0 [K]におけるデータを利用
(熱中性子散乱則データ)	D-D2O	JENDL-5 update-11 [5]	T = 283.6 [K]におけるデータを利用
	アルミニウム		T = 293.6 [K]におけるデータを利用
断面積処理	1	FRENDY 2.01 [6],[7],[8]	
エネルギー群権	構造	XMAS 172 群 [9]	

表 4.5 断面積データ及び処理

次に、開発した計算コードに与えた計算条件を表 4.6 に示す。なお、この条件は CPU コ ード、GPU コードともに共通である。

計算体系	過去実験水槽体系		
空間メッシュ幅	水:約0.5 cm (< 0.51 cm) アルミ:0.1 cm		
境界条件	全面真空境界条件		
エネルギー群構造	XMAS 172 群		
分点セット	icosahedral quadrature 72 方向		
分点の回転	極角・方位角ともに π/5 rad		
非等方散乱の展開次数	3		
delta-tracking 法	$\Sigma_{0,g} = lpha_{ m est} / u_g$		
収束条件	$\varepsilon_{lpha} = 1 \times 10^{-6}$		
初期値	均質水体系一点炉近似		
浮動小数点数	倍精度		
収束加速	詳細メッシュ・詳細群拡散加速		
収束加速	洋畑社営材が反復2回にへき1回		
適用間隔	計和計昇外部及後2回につき1回		
収束加速	$\varepsilon_{lpha^{ m diff}} = 1 imes 10^{-8}$		
収束条件	$arepsilon_{\phi^{ m diff}} = 1 imes 10^{-7}$		
浮動小数点数	倍精度		

表 4.6 S_N法コードに与える計算条件

各収束条件における ε は式(4.2)–(4.4)により計算した。ただし、 $|\cdot|$ は絶対値、 $\|\phi^{\text{diff},(n')}\|_2$ はベクトル $\phi^{\text{diff},(n')}$ のL2ノルムを表す。ただし、添え字diffは拡散加速計算における変数であることを表す。

$$\varepsilon_{\alpha} = \left| \frac{\alpha^{(n)}}{\alpha^{(n-1)}} - 1 \right| \tag{4.2}$$

$$\varepsilon_{\alpha^{\text{diff}}} = \left| \frac{\alpha^{\text{diff},(n')}}{\alpha^{\text{diff},(n'-1)}} - 1 \right|$$
(4.3)

$$\varepsilon_{\phi^{\text{diff}}} = \frac{\|\phi^{\text{diff},(n')} - \phi^{\text{diff},(n'-1)}\|_{2}}{\|\phi^{\text{diff},(n')}\|_{2}}$$
(4.4)

n : 外部反復回数

n': : 拡散加速計算外部反復回数

また、GPU コードについては、3.4.3 項で述べたように version 3 の transport sweep コードを利用し、パラメータは高い性能が得られた $NM_h = 16, NG_h = 2, ND_h = 8$ とした。計算

に使用した CPU 及び GPU とその性能を表 4.7 に示す。

		理論演算性能 [TFLOPS ⁵]			
		単精度	倍精度	最大メモリ帯域幅 [GB/s	
CPU	Intel Core i9-10980XE	2.8	1.4	94	
GPU	NVIDIA RTX4090	82.6	1.3	1,008	

表 4.7 使用した CPU 及び GPU とその性能

浮動小数点数演算性能について、使用した GPU は単精度に比べ倍精度の性能が約 1/64 と低いという特徴がある。しかし、第3章で述べたように transport sweep の処理のボ トルネックは演算ではなく、主にメモリアクセスである。これは非等方散乱中性子源更新 や拡散加速計算でも同様である。そのため、本章で実施する GPU による計算において は、倍精度性能の低さの影響は小さいと考えられる。これを踏まえ、計算精度や計算の安 定性の観点からも、本章では倍精度浮動小数点数を利用して計算を実施した。

また、GPU では動作周波数が上昇しづらい傾向が見られたため、RTX4090 のベース動 作周波数である 2235 MHz に動作周波数を固定して計算を実施した。一方で、CPU につい てはそのような傾向は見られなかったため、デフォルト設定のままで実施した。

⁵ FLOPS (Floating-point Operations Per Second): 1 秒間に処理可能な浮動小数点数演算の回数

ここで、中性子束の初期値を与える均質水体系一点炉近似について説明する。

本研究で開発したコードでは、中性子束の初期値 $\phi_l^{m(0)}$ は体系を水均質とした多群一点炉 近似に基づき与える。本研究で計算の対象とする体系は、水で満たされたアルミニウム製水 槽体系であり、アルミニウム部分は数 cm の体系全体に対して 1 mm と薄い。よって、体系 を水均質と近似することで収束解に近い初期値を得られると考えられる。

まず、全中性子東エネルギースペクトルの初期値は、多群一点炉近似を適用した次のα固 有値方程式を解くことで、最小固有値に対応する固有ベクトルφgとして得られる[10]。ただ し、断面積や拡散係数には、均質としたい材料(本研究の場合は水)に対応するものを与える。 また、delta-tracking 法を適用する場合には、適用済みの断面積や拡散係数を用いる。

$$\left(D_g B_g^2 + \Sigma_{t,g}\right) \phi_g - \sum_{g'=1}^{NG} \Sigma_{s0,g' \to g} \phi_g = \frac{\alpha}{v_g} \phi_g \tag{4.5}$$

 B_g^2 : エネルギーg群の体系バックリング

 ϕ_g : 全中性子束のエネルギースペクトル

真空境界条件下において、体系バックリングBgを次式により与える。このとき、外挿距離として2.1312Dgを与えている。これは仮想的に体系表面から外挿距離だけ線形外挿すると全中性子束が零になるとする条件に相当し、外挿距離2.1312Dgは輸送理論において等方散乱を仮定した場合に良い近似を与えることが知られている[11]。

$$B_g^2 = \left(\frac{\pi}{L_x + 2 \times 2.1312D_g}\right)^2 + \left(\frac{\pi}{L_y + 2 \times 2.1312D_g}\right)^2 + \left(\frac{\pi}{L_z + 2 \times 2.1312D_g}\right)^2 \tag{4.6}$$

L_x : *x*軸方向の体系長さ
 L_y : *y*軸方向の体系長さ

Lz : z軸方向の体系長さ

最後に、体系が均質であるとして、得られた全中性子束エネルギースペクトル ϕ_g を用いて次式により各メッシュに対して全中性子束の初期値を与える。ただし、 $\phi^0_{0,g,i,j,k}$ は式(2.46)に基づき規格化する。このとき、 $\alpha^{(0)}$ には固有値方程式(4.5)を解いて得られる最小固有値を用いる。

$$\phi_{0,g,i,j,k}^{0} = \cos(B_x x_i) \cos(B_y y_j) \cos(B_z z_k) \phi_g \tag{4.7}$$

 B_x :式(4.6)第1項の正の平方根 = $\pi/(L_x + 2 \times 2.1312D_g)$

 B_y :式(4.6)第2項の正の平方根 = $\pi/(L_y + 2 \times 2.1312D_g)$

 B_z :式(4.6)第3項の正の平方根 = $\pi/(L_z + 2 \times 2.1312D_g)$

 x_i : x方向i番目メッシュの中心x座標

 y_j : y方向j番目メッシュの中心y座標

z_k : z方向k番目メッシュの中心z座標

$$\alpha^{(n)} = \frac{1}{\sum_{g=1}^{NG} \sum_{k=1}^{NZ} \sum_{j=1}^{NY} \sum_{i=1}^{NX} \frac{\phi_{0\,g,i,j,k}^{0\,(n)}}{v_g} \Delta x_i \Delta y_j \Delta z_k}$$
(2.46)
 $\exists R \exists$

4.3 α固有値計算コードの妥当性確認及び検証

本節では、先行研究[1]で測定されたα実験値と、開発した CPU 及び GPU コードによるα 計算値を比較することで、開発したコードの妥当性確認及び検証を実施する。また、4.3.2 項 では熱中性子散乱則に起因するα計算値の不確かさ評価を実施する。

4.3.1 妥当性確認及び GPU コードの検証

各体系における α の実験値 α_{exp} と、4.2 項の条件のもと CPU, GPU コードにより得られた 計算値 $\alpha_{calc,CPU}$, $\alpha_{calc,GPU}$ を表 4.8 に示す。また、横軸を α_{exp} 、縦軸を α_{calc} としたプロットを 図 4.2 に示す。

体系番号	$\alpha_{\exp} [s^{-1}]$	$\alpha_{calc,CPU} [s^{-1}]$	$\alpha_{calc,GPU} [s^{-1}]$	α _{calc,CPU} – α _{calc,GPU} 相対差異 [-]
1	8012 ± 43	8122	8122	-2.9×10^{-7}
2	9507 ± 56	9628	9628	-2.9×10^{-7}
3	11065 ± 66	11251	11251	-2.7×10^{-7}
4	11083 ± 34	11298	11298	-2.7×10^{-7}
5	13283 ± 115	13835	13835	-1.7×10^{-7}
6	14721 ± 47	15067	15067	-1.7×10^{-7}
7	18228 ± 74	18431	18431	-1.2×10^{-7}
8	21112 ± 42	21806	21806	-1.1×10^{-7}
9	22897 ± 214	24200	24200	-1.0×10^{-7}
10	25635 ± 68	26424	26424	-7.3×10^{-8}
11	27818 ± 77	28930	28930	-9.5×10^{-8}
12	30551 ± 113	31312	31312	-9.5×10^{-8}
13	33106 ± 98	34345	34345	-8.7×10^{-8}
14	34010 ± 146	35287	35287	-6.4×10^{-8}
15	38838 ± 113	41321	41321	-4.7×10^{-8}
16	44683 ± 182	47459	47459	-3.2×10^{-8}

表 4.8 実験値 α_{exp} と計算値 α_{calc} の比較



図 4.2 実験値 α_{exp} と計算値 α_{calc} の比較 (破線は $\alpha_{exp} = \alpha_{calc}$ の直線)

加えて、実験値 α_{exp} と計算値 α_{calc} の相対差異 $(\alpha_{calc}/\alpha_{exp} - 1)$ を図 4.3 に示す。ただし、図 中のエラーバーは実験値不確かさとして、先行研究[1]に示された α のフィッティング誤差に 起因する誤差を示している。



図 4.3 実験値α_{exp}と計算値α_{calc}の相対差異

表 4.8、図 4.2 及び図 4.3 から、実験値 α_{exp} と計算値 α_{calc} はおおむね一致しており、開発 したコードの妥当性を確認できた。また、CPU コードと GPU コードによる計算値の相対差 異は全ての計算で設定した収束条件 $\varepsilon_{\alpha} = 1 \times 10^{-8}$ に近い値である 3×10^{-7} を下回っている ことから、GPU コードは CPU コードとほぼ同等の計算が可能であり、開発した GPU コー ドが正しく実装されていることを確認できた。

ただし、CPU コードと GPU コードいずれの結果でも、実験値不確かさの範囲内に実験値 と計算値の差異は収まっておらず、実験値 α_{exp} が大きくなるにつれて実験値に対する計算値 の過大評価が徐々に大きくなることが明らかとなった。この原因として、 $(I)S_N$ 法の手法起因 の α 不確かさや、②使用した評価済み断面積不確かさに起因した不確かさ、あるいは③先行 研究における実験値不確かさの過小評価、などの原因が可能性として考えられる。

以降では、断面積起因不確かさについて考察する。まず、計算体系は水とわずかなアルミ ニウムのみからなるため、中性子エネルギーは主に熱中性子領域に分布した形状となって いる。また、αが大きい体系は中性子の漏洩量が大きい体系に相当することから、水槽の寸 法が小さくなるにつれて、水の散乱断面積がα計算値に与える影響がより大きくなると考え られる。ゆえに、αの増大に伴い計算値が徐々に過大評価される原因は、熱中性子に対する 散乱断面積の不確かさに起因するものであると考えられる。

なお、先行研究[10]の検討結果によると、核データ共分散(SCALE コードシステム付属の 252 群共分散データ scale.rev08.252groupcov7.1 [3])に起因した α 不確かさは、実験値不確かさ の約半分と推定されている。ただし、先行研究[10]の不確かさ評価結果には、水の熱中性子 散乱則(TSL, Thermal Scattering Law)による寄与は含まれていない。従って、水槽体系におけ る α 実験値と α 計算値の差異について議論するためには、水の熱群散乱断面積に大きく影響 を及ぼす、¹H の熱中性子散乱則の不確かさが α 計算値に与える影響を評価する必要がある と考えた。そこで次項では、¹H の熱中性子散乱則に起因する α 計算値の不確かさを評価す る。

87

4.3.2 熱中性子散乱則に起因する不確かさの評価

本項では、^IH 熱中性子散乱則の不確かさに起因するα計算値の不確かさを評価する。

¹H 熱中性子散乱則起因の不確かさを評価するため、unscented 変換に基づく決定論的サン プリング[12]によりサンプリングされた 13 個の HinH2O TSL データを用いた[13],[14]。

摂動対象のパラメータは CAB モデルに基づいた ^IH 熱中性子散乱則[15],[16],[17]の 6 つの パラメータであり、これらのパラメータを決定論的サンプリングにより独立に摂動させた 13 個の LEAPR ファイルを生成し、これらのファイルを NJOY2016[18]により 13 個の摂動さ れた TSL データを得た。摂動対象のパラメータと相対標準偏差を表 4.9 に示す。unscented 変換に基づく決定論的サンプリングでは、未摂動の 6 つのパラメータについては ENDF/B-VIII.0[19]の値を用いた上で、13 個の標本重みがすべて等しく($w_i = 1/13$)なるように、6 つ のパラメータの摂動量を設定した。

なお、HinH2O TSL データ以外の条件は 4.2 項で述べた条件と同様であり、α固有値計算 は GPU コードによってのみ実施した。

パラメータ	相対標準偏差
Δ (scaling factor)	±10%
$\sigma_{\rm s}$ (elastic cross section)	±0.2%
ω_{t} (translational weight)	±15%
E_1 (first oscillator energy)	±5%
E_2 (second oscillator energy)	±30%
<i>c</i> (diffusion coefficient)	±0.5%

表 4.9 摂動対象パラメータと相対標準偏差

以上で述べた 13 個の TSL データに基づいて推定した不確かさをエラーバーとして図 4.2 に追加した結果を図 4.4 に示す。図 4.4 より、いずれの場合においても実験値と計算値の 差異は、水の TSL データ起因不確かさ2 σ の範囲内に収まっていることが確認できた。この ことから、水槽体系では水の TSL データが α 計算値に大きな影響を及ぼしており、 α 計算 値の過大評価の原因は主に TSL データ不確かさに起因していると考えられる。



図 4.4 実験値α_{exp}と¹H TSL 起因不確かさを考慮した計算値α_{calc,GPU}の比較 (エラーバーは2σの範囲を示している)

4.4 GPGPUを用いたα固有値計算コードの有効性検証

本節では、開発した GPU コードの有効性を計算時間の観点から検証する。4.4.1 項では、 CPU コード及び GPU コードによるα固有値計算を実施し、計算の収束までに要する時間を 測定、比較することで、GPGPU 活用の有効性を検証する。4.4.2 項では、4.4.1 項の結果を受 けて、どのような条件下で GPGPU の利用が有効的であるのかを確認し、その理由について 考察する。

4.4.1 CPU コード・GPU コードによる計算時間の比較

表 4.10 に全計算体系における、CPU・GPU コードによる α 固有値計算収束に要した時間 をそれぞれ示す。計測は C++標準ライブラリに含まれる std::chrono::system_clock ク ラスによる。測定対象には一点炉近似による初期値設定や host・device 間のメモリ転送時間 等を含む。また、CPU コードの散乱源更新計算と transport sweep はループ変数gについて 18 thread に並列化している。

体系番号	空間メッシュ分割数			宣演化变
	$NX \times NY \times NZ$			同还化平
1	36 × 36 × 36	2159.9	196.8	11.0
2	36 × 36 × 23	1075.7	110.4	9.7
3	$26 \times 26 \times 25$	487.4	62.7	7.8
4	$26 \times 26 \times 25$	485.4	61.9	7.8
5	$22 \times 22 \times 21$	256.1	36.9	6.9
6	$22 \times 22 \times 18$	197.8	31.7	6.2
7	$22 \times 22 \times 13$	162.0	27.4	5.9
8	$16 \times 16 \times 15$	94.8	17.3	5.5
9	$16 \times 16 \times 13$	95.1	18.0	5.3
10	$16 \times 16 \times 11$	84.4	15.8	5.3
11	$14 \times 14 \times 13$	60.5	14.9	4.1
12	$16 \times 16 \times 9$	64.6	13.3	4.9
13	$14 \times 14 \times 10$	44.4	12.2	3.6
14	$16 \times 16 \times 8$	68.2	10.3	6.6
15	$12 \times 12 \times 11$	32.1	10.5	3.1
16	$12 \times 12 \times 11$	33.7	11.2	3.0

表 4.10 CPU・GPU コードにおけるα固有値計算収束までの所要時間の比較

表 4.10 より、GPGPUの利用によって、最も寸法が大きな(空間メッシュ分割数が多い)水 槽体系について、最大で 11.0 倍の高速化を達成できたことを確認した。一方で、体系が小 さくなるほど高速化率は低下し、小さな体系では高速化率が 3.0 倍まで低下している。次項 ではこの原因を考察する。

4.4.2 考察

体系が小さくなるほど高速化率が低下する原因を確かめるため、体系番号 1,16 のα固有 値計算における各処理に要した時間をそれぞれ図 4.5、図 4.6 に示す。図中で左側のグラフ が CPU コード、右側のグラフが GPU コードによる計算時間を示している。ただし、4.1 項 で示したように拡散加速計算は外部反復奇数回目にのみ適用していることに注意されたい。 また、GPU コードについては host・device 間のデータ転送に要した時間を併せて示してい る。



図 4.5 体系番号 1 CPU・GPU コードで各計算に要した時間の比較 左: CPU コード 右: GPU コード



図 4.6 体系番号 16 CPU・GPU コードで各計算に要した時間の比較 左: CPU コード 右: GPU コード

加えて、α固有値計算における拡散加速計算の処理時間と GPU コードによる高速化率を 表 4.11 に示す。

(1 回の処理あたり)の平均値)
体系番号1	体系番号 16

表 4.11 計算体系 1,16 における拡散加速計算の処理時間と GPU コードによる高速化率

	体系番号1		体系番号 16		
	処理時間 [s]	高速化率	処理時間 [s]	高速化率	
CPU	477.30	10.4	3.54	2.0	
GPU	45.96	10.4	1.74	2.0	

図 4.5、図 4.6 で整理した結果より、いずれの計算体系においても拡散加速計算に要した時間が最も多くを占めており、特に GPU コードでは総計算時間の 9 割以上を占めるボトルネックとなっていることが分かる。また表 4.11 から、体系番号 16 では拡散加速計算の GPU による高速化率が体系番号 1 の 8.6 倍から 1.6 倍まで悪化している。

ここで、拡散加速計算で発行される thread の数について考えると、体系番号 1 の空間メ ッシュ数が 46,656 であるのに対して体系番号 16 の空間メッシュ数は 1,584 であり、その 分発行できる thread は少なくなる。MAGMA[20],[21]や、MAGMA が依存する線形代数ラ イブラリ cuBLAS[22]及び疎行列ライブラリ cuSPARSE[23]関数の実行に際して発行される thread 数は明らかではないが、おおむねNX × NY × NZ × NGに比例する数の thread が発行 されると考えられる。よって、体系番号 16 のような小さな体系、すなわち空間メッシュ 数が少ない体系で拡散加速計算の高速化率が低下する原因は、拡散加速計算の計算時間の ほとんどを占める BiCGSTAB 法[24]の計算(疎行列計算)において、GPU の性能を使い切る のに十分な数の thread を発行できないことにあると考えられる。

また、拡散加速計算の占める計算時間が全体のボトルネックとなる点については、拡散 加速計算にさらに加速を施すことで改善できると考えられる。本コードでは拡散加速計算 の収束に数十~数百回ほどの外部反復を要しているものの、各回の計算は数ミリ秒~数百 ミリ秒と十分に高速である。ゆえに、拡散加速計算に対して空間均質化あるいはエネルギ 一群縮約を施した CMFD 加速法[25]を適用することで外部反復回数を削減し、より高速な 拡散加速計算を実現できると考えられる。ただし、空間均質化やエネルギー群縮約に伴い 必要となる計算が各空間メッシュ・各エネルギー群に対して生じるため、これらの計算に GPGPU を活用するなどして、ボトルネックとならないよう十分高速に実施する必要があ ることに注意しなければならない。 次に、図 4.5 及び図 4.6 で整理した結果から、拡散加速計算の計算時間を除いて整理し なおした図をそれぞれ図 4.7 及び図 4.8 に示す。



図 4.7 体系番号 1 CPU・GPU コードで各計算に要した時間の比較 (拡散加速計算を除く)
 左: CPU コード 右: GPU コード



図 4.8 体系番号 16 CPU・GPU コードで各計算に要した時間の比較 (拡散加速計算を除く)
 左: CPU コード 右: GPU コード

また、計算体系 1、16 における散乱源更新と transport sweep について、処理時間と GPU による高速化率を表 4.12 に示す。加えて、計算体系 16 に対する計算体系 1 のメッシュ分 割数と GPU による処理時間の比を表 4.13 に示す。

		体系番号1		体系番号 16	
		処理時間 [s]	高速化率	処理時間 [s]	高速化率
勘 孔	CPU	24.7546	540	0.8928	471
取印.水文初	GPU	0.0459	540	0.0019	
transport awaan	CPU	6.5073	24.1	0.1436	21.2
transport sweep	GPU	0.1908	34.1	0.0068	21.3
host・device 間データ転送	GPU	1.9073	-	0.0720	-

表 4.12 計算体系 1、16 における散乱源更新及び transport sweep の処理時間と高速化率 (詳細計算外部反復 1 回あたりの平均値)

表 4.13 計算体系 16 に対する計算体系 1 のメッシュ分割数と処理時間の比 (詳細計算外部反復 1 回あたりの平均値)

		体系番号1	体系番号 16	#1 / #16
メッシュ分割数		46,656	1,584	29.5
CPU 処理時間 [s]	散乱源更新	24.7546	0.8928	27.7
	transport sweep	6.5073	0.1436	45.3
GPU 処理時間 [s]	散乱源更新	0.0459	0.0019	24.2
	transport sweep	0.1908	0.0068	28.3

表 4.12 より、最も寸法が大きな水槽体系について、散乱源更新では約 540 倍、transport sweep では約 34.1 倍の高速化を達成できたことを確認した。

また、表 4.13 より、GPU による散乱源更新及び transport sweep の処理時間は、メッシュ 分割数におおむね比例することが分かる。一方で transport sweep の GPU による高速化率に ついては、表 4.12 に示したように、計算体系 1 では 34.1 倍、計算体系 16 では 21.3 倍と、 約 1.6 倍の差がある。これは、CPU による transport sweep の処理時間がメッシュ分割数に比 例していないことによる。本研究では、その原因について詳しく考察できていないものの、 メモリアクセスパターンの変化によるキャッシュヒット率の変化などが原因として考えら れる。

計算が高速化できた一方で、図 4.7、図 4.8、表 4.12 からわかるように、transport sweep の処理時間に比べて host・device 間のデータ転送時間が約 10 倍の時間の要している。計算 全体では拡散加速計算がボトルネックであるため、データ転送時間による影響は小さいと

いえる。しかし、拡散加速計算をさらに高速化し他の処理と処理時間が同程度のオーダーに できた場合には、データ転送はボトルネックとなり得る。

開発した GPU コードでは、拡散加速計算における中性子流補正係数 D_{cor} や係数行列Aの 計算をはじめとして、host(CPU)側により処理を実施する箇所が複数あり、それに伴い host・ device 間で全中性子束や中性子流などのデータの転送を行っている。3.2.1 項で述べたよう に、host・device 間のデータ転送は大きなオーバーヘッドを伴うため、多数回の小さなデー タ転送を行うことは避けるべきである。しかし、開発しコードでは考慮できておらず、デー タ転送に長時間を要している。これを改善するには、host 側による処理をしている個所を device 側により処理できるようにすることで、データ転送の量や回数を減らす必要がある。 具体的には、拡散加速計算における中性子流補正係数 D_{cor} や係数行列Aの計算を device 側で 処理できるようにする必要がある。 ここまでで示した結果は、飛行方向分割数ND = 72、展開次数上限NL = 3の場合の結果で あり、この条件下では拡散加速計算がボトルネックとなっていた。一方で、散乱源更新計算 の計算量はNLに、transport sweep の計算量はNDとNLに依存して増加するため、ND,NLが大 きな計算条件下ではこれらの計算がより多くの計算時間を占めるようになると考えられる。 そこで体系番号1の計算について、ND,NLを大きくしたND = 1200,NL = 7の場合における 計算時間を測定した。測定結果を図 4.9 及び表 4.14 に示す。



図 4.9 CPU・GPU コードで各計算に要した時間の比較(計算体系 1、ND = 1200、NL = 7) 左: CPU コード 右: GPU コード

	GPU コードによる高速化率			
	ND = 72, NL = 3	ND = 1200, NL = 7		
散乱源更新	540	531		
transport sweep	34.1	49.6		
拡散加速計算	10.4	8.9		
言 一	10.7	14.9		

表 4.14 計算体系 1、各条件下における各処理の GPU コードによる高速化率

図 4.9 より、CPU コードを用いた場合、ND = 1200,NL = 7の条件下では transport sweep 及び散乱源更新に要する時間がより多くを占めていることがわかる。これにより、拡散加速計算による律速の影響が小さくなり、表 4.14 で示すように、全体の高速化率が 10.7 倍から 14.9 倍まで向上した。

また、transport sweep の GPU による高速化率がND = 72, NL = 3の場合に比べて向上しており、これは主に発行する block 数が増えたことに起因すると考えられる。

kernel を飛行方向の象限ごとに実行することを踏まえると、ND = 72, NL = 3の場合の発

行する block 数はceil(NG, NG_h)/ NG_h × ceil($ND/8, ND_h$)/ ND_h = ceil(172,2)/2 × ceil(72/8,8)/ 8 = 86 × 2 = 172 block 程度となる。ND = 1200,NL = 7の場合は、ceil(172,2)/2 × ceil(1200/8,8)/8 = 86 × 20 = 1720block 程度となる。ただし、この block 数の推定値は icosahedral 分点に回転処理を施した後の各象限に属する飛行方向の数により変動する。

ND = 72, NL = 3の場合の 172 block は GPU の搭載する SM 128 基に対して十分な数では ないため、各 SM に対する負荷が不均一になりやすく、occupancy も低下しやすいため、十 分な性能を発揮できていなかったと考えられる。

ここで、3.4.3 項で用いたテスト体系について、(*ND*,*NL*) = (72,3),(1200,7)のそれぞれの 場合で性能を測定した結果の一部を図 4.10 に示す。図 4.10 より、(*ND*,*NL*) = (72,3)の場 合は block が少ないため、theoretical occupancy が 66.67%であるのに対して achieved occupancy は 22.57%と低く、それに伴って Eligible Warps Per Scheduler の値も低くなっていることがわ かる。このことは、割り当てられた block の数が十分でなく、占有率が低下した SM が多数 存在することを示唆している。

なお、NLが大きい、すなわち不可分操作が多数回要求される条件下であっても高い性能 を発揮できていることから、不可分操作による性能への影響は小さく抑えられているとい える。

以上のことから、開発した GPU コードは(*ND*,*NL*) = (72,3)のような場合でも CPU コー ドに比べ高速ではあるが、(*ND*,*NL*) = (1200,7)のように*ND*,*NL*が十分大きい場合により性 能を発揮できることを明らかにした。

- Occupancy				Q 🖩		
Occupancy is the ratio of the number of active warps per multiprocessor to the maximum number of possible active warps. Another way to view occupancy is the percentage of the hardware's ability to process warps that is actively in use. Higher occupancy does not always result in higher performance, however, low occupancy always reduces the ability to hide latencies, resulting in overall performance degradation. Large discrepancies between the theoretical and the achieved occupancy during execution typically indicates highly imbalanced workloads.						
Theoretical Occupancy [%]		66.67 (+33.33%)	Block Limit Registers [block]	4 (+0.00%)		
Theoretical Active Warps per SM [warp]		32 (+33.33%)	Block Limit Shared Mem [block]	5 (+66.67%)		
Achieved Occupancy [%]		22.57 (-52.35%)	Block Limit Warps [block]	6 (+0.00%)		
Achieved Active Warps Per SM [warp]		10.83 (-52.35%)	Block Limit SM [block]	24 (+0.00%)		



図 4.10 テスト体系における(ND,NL) = (1200,7)のそれぞれの場合での性能測定結果

括弧内の百分率は(ND,NL) = (1200,7)のときを基準とした(ND,NL) = (72,3)のときの性能

青: (ND, NL) = (72, 3) 緑: (ND, NL) = (1200, 7)

NVIDIA Nsight Compute による測定 繰り返し回数:5回

4.5 本章のまとめ

本章では、第2章及び第3章に基づき開発した、GPGPUを用いた S_N 法に基づく α 固有値 計算コードの妥当性や高速化の効果を検証した。

4.2 節では、本章の妥当性確認及び検証計算で、過去実験[1]の水槽体系を計算の対象とす ることと、計算コードに与えた計算条件について述べた。エネルギー群構造は XMAS 172 群、分点セットには icosahedral 分点を利用し、飛行方向分割数NDは72とした。また、非等 方散乱の展開次数NLは 3 次とした。

4.3 節では、先行研究による α 実験値と、開発した CPU 及び GPU コードによる α の計算結 果を比較することで、開発したコードの妥当性確認及び検証を実施した。4.3.1 項では、CPU、 GPU コードそれぞれによる α 計算値 $\alpha_{calc,CPU} \geq \alpha_{calc,GPU}$ が収束条件と同程度の範囲で一致し ていることから、GPU コードが正しく実装できていることを確認したとともに、 $\alpha_{exp} \geq \alpha_{calc}$ がよく一致することからコードの妥当性を確認した。一方で、水槽体系が小さくなるにつれ $\alpha_{exp} \geq \alpha_{calc}$ の差異が大きくなっており、その原因を考察するため、熱中性子散乱則に起因す る α 計算値の不確かさを決定論的サンプリング法に基づき推定した。結果、 $\alpha_{exp} \geq \alpha_{calc}$ の差 異は H in H2O TSL データに起因する不確かさ2 σ の範囲内であり、TSL データが α_{calc} に大き な影響を与えている可能性があることが分かった。

4.4 節では、開発した CPU 及び GPU コードの計算時間を比較し、GPU コードの有効性を 計算時間の観点から検証した。ND = 72, NL = 30条件下で、最も寸法が大きな水槽体系に ついて最大で 11.0 倍の高速化を達成できたことを確認した。一方で、どの計算体系におい ても拡散加速計算に要する時間が 6 割から 9 割を占めており、GPU による拡散加速計算の 高速化率が低下する小さな寸法の体系においては、拡散加速計算に律速され全体の高速化 率も低くなることが分かった。そこで、飛行方向分割数NDと非等方散乱の展開次数NLを大 きくしたND = 1200, NL = 7の条件下で計算を実施し、性能を測定した。その結果、transport sweep と非等方散乱源更新に要する時間が増加したことで拡散加速計算によるボトルネッ クの影響が低減され、全体の高速化率が 14.9 倍まで向上した。また、発行できる block 数が 増加したことで、GPU による transport sweep の性能が向上したことも確認した。

本章では、開発しコードが正しく実装できていることと、コードの妥当性を確認すること ができた。また、条件によっては計算全体で 14.9 倍の高速化を達成できたことから、開発 したコードの有効性についても確認することができた。一方で、GPU コードにおいて計算 時間の多くを占める拡散加速計算のさらなる高速化が今後の課題として挙げられる。

99

- 4.6 参考文献
- K. KOBAYASHI, Y. SEKI, N. MIZOO, et al., "Measurement and Calculation of Neutron Diffusion Parameters in Water," Journal of Nuclear Science and Technology 3 7, 275 (1966); https://doi.org/10.1080/18811248.1966.9732325.
- [2] F. E. JONES and G. L. HARRIS, "ITS-90 density of water formulation for volumetric standards calibration," J. RES. NATL. INST. STAN. 97 3, 335 (1992); https://doi.org/10.6028/jres.097.013.
- [3] W. A. WIESELQUIST, R. A. LEFEBVRE, and M. A. JESSEE, "SCALE Code System," ORNL/TM-2005/39 Version 6.2.4, 1616812, p. ORNL/TM-2005/39 Version 6.2.4, 1616812 (2020); https://doi.org/10.2172/1616812.
- [4] "Tables of Nuclear Data;" JAEA, https://wwwndc.jaea.go.jp/NuC/index_J.html; (current as of Jan. 3, 2024).
- [5] O. IWAMOTO, N. IWAMOTO, S. KUNIEDA, et al., "Japanese evaluated nuclear data library version 5: JENDL-5," Journal of Nuclear Science and Technology 60 1, 1 (2023); https://doi.org/10.1080/00223131.2022.2141903.
- [6] K. TADA, A. YAMAMOTO, S. KUNIEDA, et al., "Development of nuclear data processing code FRENDY version 2," Journal of Nuclear Science and Technology, 1 (2023); https://doi.org/10.1080/00223131.2023.2278600.
- [7] A. YAMAMOTO, K. TADA, G. CHIBA, et al., "Multi-group neutron cross section generation capability for FRENDY nuclear data processing code," Journal of Nuclear Science and Technology 58 11, 1165 (2021); https://doi.org/10.1080/00223131.2021.1921631.
- [8] K. TADA, R. KONDO, T. ENDO, et al., "Development of ACE file perturbation tool using FRENDY," Journal of Nuclear Science and Technology 60 6, 624 (2023); https://doi.org/10.1080/00223131.2022.2130463.
- [9] E. SARTORI and G. C. PANINI, "OECD/NEA Data Bank: Standard Energy Group Structures of Cross Section Libraries for Reactor Shielding, Reactor Cell and Fusion Neutronics Applications: VITAMIN-J, ECCO-33, ECCO-2000 and XMAS JEF/DOC-315 Revision 3 - DRAFT," (1991).
- [10] T. ENDO, A. NOGUCHI, A. YAMAMOTO, et al., "Perturbation-Theory-Based Sensitivity Analysis of Prompt Neutron Decay Constant for Water-Only System", *Transactions of American Nuclear Society*, 124, pp.184-187 (2021).
- [11] K. KOBAYASHI, *原子炉物理*, コロナ社, Tokyo (1996).
- [12] Y. FUKUI, T. ENDO, and A. YAMAMOTO, "Nuclear data adjustment using a deterministic sampling method with unscented transformation," Journal of Nuclear Science and Technology 60 3, 238 (2023); https://doi.org/10.1080/00223131.2022.2095051.
- [13] Y. HARADA, H. YAMAGUCHI, T. ENDO, et al., "Uncertainty Quantification of Prompt Neutron Decay Constant α due to the Thermal Neutron Scattering Law of Water," M&C 2023, Ontario, Canada, Aug. 13–17, 2023, American Nuclear Society (2023).

- [14] Y. HRADA, H. YAMAGUCHI, T. ENDO, et al., "即発中性子減衰定数を用いたデータ同化 による軽水の熱中性子散乱則に起因した不確かさの低減,"日本原子力学会 2024 春の 年会, Higashiosaka, Japan, Mar. 26–28, 2024.
- [15] J. I. MÁRQUEZ DAMIÁN, J. R. GRANADA, and D. C. MALASPINA, "CAB models for water: A new evaluation of the thermal neutron scattering laws for light and heavy water in ENDF-6 format," Annals of Nuclear Energy 65, 280 (2014); https://doi.org/10.1016/j.anucene.2013.11.014.
- [16] " TENDL-2021 Thermal scattering data," TENDL-2021, https://tendl.web.psi.ch/tendl_2021/randomTSL.html.
- [17] D. ROCHMAN, A. VASILIEV, H. FERROUKHI, et al., "Impact of H in H 2 O thermal scattering data on criticality calculation: uncertainty and adjustment," EPJ Nuclear Sci. Technol. 8, 3 (2022); https://doi.org/10.1051/epjn/2021028.
- [18] R. MACFARLANE, D. W. MUIR, R. M. BOICOURT, et al., "The NJOY Nuclear Data Processing System, Version 2016," LA-UR--17-20093, 1338791, p. LA-UR--17-20093, 1338791 (2017); https://doi.org/10.2172/1338791.
- [19] D. A. BROWN, M. B. CHADWICK, R. CAPOTE, et al., "ENDF/B-VIII.0: The 8th Major Release of the Nuclear Reaction Data Library with CIELO-project Cross Sections, New Standards and Thermal Scattering Data," Nuclear Data Sheets 148, 1 (2018); https://doi.org/10.1016/j.nds.2018.02.001.
- [20] "MAGMA;" Innovative Computing Laboratory; https://icl.utk.edu/magma/; (current as of Jan. 15, 2024).
- [21] H. ANZT, W. Sawyer, S. TOMOV, et al., "Optimizing Krylov Subspace Solvers on Graphics Processing Units," in 2014 IEEE International Parallel & Distributed Processing Symposium Workshops, pp. 941–949, IEEE, Phoenix, AZ, USA (2014); https://doi.org/10.1109/IPDPSW.2014.107.
- [22] "cuBLAS," NVIDIA Corporation; https://developer.nvidia.com/cublas; (current as of Jan. 15, 2024).
- [23] "cuSPARSE," NVIDIA Corporation; https://developer.nvidia.com/cusparse; (current as of Jan. 24, 2024).
- [24] H. A. VAN DER VORST, "Bi-CGSTAB: A Fast and Smoothly Converging Variant of Bi-CG for the Solution of Nonsymmetric Linear Systems," SIAM J. Sci. and Stat. Comput. 13 2, 631 (1992); https://doi.org/10.1137/0913035.
- [25] N. Z. CHO, C. J. PARK, "A Comparison of Coarse Mesh Rebalance (CMR) and Coarse Mesh Finite Difference (CMFD) Acceleration Methods for the Neutron Transport Calculations," Proc. M&C 2003, Gatlinburg, Tennessee, April 6–11, 2003, American Nuclear Society (2003);

第5章 結論

5.1 まとめ

本研究では、GPGPU を用いた決定論的手法に基づくa固有値計算の高速化に関する検討 を行った。各章のまとめを以下に述べる。

第1章では、本研究の背景と目的について述べた。

軽水炉の詳細設計などに使用される軽水の中性子散乱断面積データは、幅広い中性子エ ネルギーと媒質温度範囲において信頼性が必要であり、特に熱中性子は軽水炉の核分裂反 応に大きく寄与するため熱中性子散乱則(TSL)データが重要とされる。しかし、臨界実験結 果を用いたデータ同化では核燃料に含まれる²³⁵U などの核種がk_{eff}に影響を与えることか ら軽水の TSL を選択的に改善することは困難であった。そこで、水槽体系のような未臨界 体系でも測定可能な即発中性子減衰定数αの測定結果と数値解析結果を活用することで、選 択的な TSL の改善が可能になると期待されている。

一方で、典型的な軽水炉を対象とした k_{eff} 固有値計算では、非等方散乱中性子源を P_3 成分まで取り扱うことが多い。同様に軽水を多量に含む水槽体系においても、核特性を精度良く評価するためには非等方散乱中性子源を正確に取り扱う必要がある。また先行研究において、中性子飛行方向を考慮可能な S_N 法基づく α 固有値計算コードが試作されたものの、多数回の反復輸送計算が必要であり大きな計算コストを伴うことが課題となっている。

そこで本研究では、GPGPU と呼ばれる GPU を計算の高速化などの画像処理以外の目的 で利用する技術に注目し、GPGPU を活用して S_N 法に基づく α 固有値計算を高速化すること を目的とした。

第2章では、 S_N 法に基づく α 固有値計算理論について述べた。

まず、 S_N 法に基づきエネルギー、飛行方向、空間について離散化及び差分化した α 固有値 方程式の導出を示した。 k_{eff} 固有値計算では核分裂源項 $v\Sigma_f \psi/k_{eff}$ が固有値方程式の右辺に現 れるが、 α 固有値計算では右辺に $(\alpha/v)\psi$ を加える代わりに、左辺の巨視的全断面積 $\Sigma_t \varepsilon(\Sigma_t - \alpha/v)$ と補正することで計算を行う。また、実球面調和関数展開を用いた非等方散乱中性子源 の取り扱いと、少ない飛行方向分割数で高精度な球面調和関数の積分計算が可能である特 徴を持つ icosahedral 分点について説明した。そして、反復法による α 固有値の数値解法につ いて述べた。

次に、 S_N 法の収束を加速するための拡散加速法について述べた。拡散加速法の基本となる 拡散理論に基づく α 固有値方程式を示すとともに、詳細計算の正味の中性子流を再現するた めの中性子流補正係数とその導出を示した。このとき、詳細計算(S_N 法計算)において巨視的 全断面積を($\Sigma_t - \alpha/v$)と補正するような計算をしていることから、それに合わせて拡散係数 も補正することとした。そして、解くべき α 固有値方程式と反復法による α 固有値の数値解 法について述べた。

また、アルミニウムなどの巨視的全断面積の小さい材質が体系に含まれる場合、 S_N 法による詳細計算中に $(\Sigma_{t,g,i,j,k} - \alpha/v_g)$ の項が負の値をとる可能性がある。この問題により、 S_N 法による transport sweep の結果得られる流出角度中性子束やメッシュ平均の全中性子束も負となり、拡散加速計算の不安定性を招くことことがわかった。そこで、delta-tracking 法に基づき非等方な仮想散乱源を計算に導入し $(\Sigma_{t,g,i,j,k} - \alpha/v_g)$ の項を $(\Sigma_{t,g,i,j,k} - \alpha/v_g + \alpha_{est}/v_g)$ と補正することで反復中の S_N 法及び拡散加速計算の数値不安定性の改善を図った。

第3章では、GPGPUを用いたS_N法に基づくα固有値計算コードの開発について述べた。

まず、GPU を科学技術計算などに応用する技術である GPGPU の概要を説明した。次に、 kernel と呼ばれる全 thread に共通したコードを GPU で実行するという CUDA プログラミン グモデルを示した。また、CUDA における grid, block, warp からなる thread の階層構造と、 32 thread からなる warp が同一命令を同時に実行する SIMT アーキテクチャについて説明し た。加えて、CUDA における主に global, shared memory からなるメモリの階層構造と、メモ リアクセスの仕組みとメモリアクセス時に意識すべき点、GPGPU を用いた核計算コード開 発において一般に課題となる事柄について述べた。

次に、GPGPU を用いた S_N 法に基づく α 固有値計算の実装について述べた。まず全体の計 算フローを示した後、効率的なメモリアクセスを意識した非等方散乱中性子源計算と transport sweep の実装手法を示した。本研究では、GPU の性能を十分に利用するために、 transport sweep を空間メッシュについて並列化する手法である tiled hyperplane transport sweep を用いた。そして、計算に必要だが高コストを要する global memory に対する atomicAdd() 関数の呼び出しを減らすため、version 1,2,3 とコードを改善する手法を示した。version 3 で は、shared memory を利用したうえで、各 thread が計算する展開次数(l,m)の組をずらすこと で必要な atomicAdd()関数の呼び出し回数を削減した。そして、性能測定の結果 version 1 と比較して約 2.8 倍の高速化と、優れた性能を示した version 3 を採用した。また、これらの 計算に必要となるメモリの量を概算し、今回の実験解析の典型的な計算条件下において global memory 消費量は搭載メモリ容量の 1/10 以下、block あたりの shared memory 消費量は 上限の約 1/3 であり、メモリ消費量が現実的な範囲内に収まっていることを確認した。

次に、GPGPU を用いて α 固有値拡散加速計算を実装する手法について述べた。多くの計 算はGPU に対応した線形代数ライブラリである cuBLAS 及び MAGMA を用いて実装でき、 中性子源の計算には、 S_N 法の非等方散乱中性子源計算の手法を流用できることを述べた。ま た、連立一次方程式の数値解法には、並列化との親和性が高い点ヤコビ前処理を適用した BiCGSTAB 法を採用した。そして、拡散加速計算に必要となるメモリの量を概算、典型的な 計算条件下における消費量は S_N 法の計算に必要な量と合わせても、搭載メモリ容量の約 1/9 であり、消費量が実行可能な範囲内に収まっていることを確認した。 第4章では、第2章及び第3章に基づき開発した、GPGPUを用いた S_N 法に基づく α 固有 値計算コードの妥当性や高速化の効果を検証した。

まず、妥当性確認及び検証計算では、先行研究においてパルス中性子法による α が測定された水槽体系を計算の対象とすることと、計算コードに与えた計算条件を示した。そして、 先行研究による α 実験値と、開発した CPU 及び GPU コードによる α の計算結果を比較する ことで、開発したコードの妥当性確認及び検証を実施した。4.3.1 項では、CPU コードによ る計算値 $\alpha_{calc,CPU}$ と GPU コードによる計算値 $\alpha_{calc,GPU}$ が収束条件と同程度の範囲で一致して いることから、GPU コードが正しく実装できていることが検証できた。また、過去実験の 実験値 α_{exp} と α_{calc} がよく一致することから、本研究で作成したコードの妥当性を確認するこ ともできた。

一方で、水槽体系が小さくなるにつれ α_{exp} と α_{calc} の差異が大きくなっており、その原因を 考察するため、TSLに起因する α 計算値の不確かさを決定論的サンプリング法に基づいて評 価した。その結果、 α_{exp} と α_{calc} の差異は水の¹H TSL データに起因する α 不確かさ2 σ の範囲 内に含まれており、水の TSL データが α_{calc} に大きな影響を及ぼしている可能性があること が分かった。

最後に、開発した CPU 及び GPU コードの計算時間を比較し、GPU コードの有効性を検 証した。CPU 及び GPU は、それぞれ Intel Core i9-10980XE 及び NVIDIA RTX4090 を使用し た。エネルギー172 群、(*ND*,*NL*) = (72,3)の条件下での最大寸法水槽体系(空間メッシュ分 割数36³)についての計算で、2160 秒から 197 秒まで約 11 倍の高速化が GPU コードにより 達成できたことを確認した。一方で、小さな寸法の水槽体系についての計算では GPU コー ドによる高速化率が低下しており、これは計算時間の多くを占める拡散加速計算において 発行される thread が少なく、GPU の性能を使い切れていないためである可能性があると考 察した。また、(*ND*,*NL*) = (1200,7)のようなより複雑で大きな問題では、発行 thread 数の 増加により、さらなる高速化が期待できることを確認した。

以上で述べた検討結果より本研究では、GPGPUを利用した高速な計算が可能な、非等方 散乱中性子源を考慮した S_N 法に基づく α 固有値計算コードを開発することができたといえ る。本研究は、 α を利用した核データ調整を始めとして、今後の原子炉物理学及び核計算分 野の発展に貢献するものであると考える。
5.2 今後の課題

今後の課題として、以下のことが挙げられる。

▶ 拡散加速計算のさらなる高速化

4.4.2 項で述べたように、開発した GPU コードでは拡散加速計算が総計算時間の9割以上 を占めるボトルネックとなっているため、拡散加速計算のさらなる高速化は今後の課題と いえる。高速化の方法としては、例えば拡散加速計算にさらに収束加速を施すことが挙げら れる。本コードでは拡散加速計算の収束に数十~数百回ほどの外部反復を要しているもの の、各回の計算は数ミリ秒~数百ミリ秒と十分に高速である。ゆえに、拡散加速計算に対し て空間均質化あるいはエネルギー群縮約を施した CMFD 加速法[1]を適用することで外部反 復回数を削減し、より高速な拡散加速計算を実現できると考えられる。

▶ host・device 間データ転送の最適化

4.4.2 項で述べたように、GPU コードでは host・device 間のデータ転送に transport sweep の 処理時間に比べて約 10 倍の時間を要している。これは、拡散加速計算における中性子流補 正係数D_{cor}や係数行列Aの計算をはじめとして、host(CPU)側により処理を実施する箇所が複 数あり、それに伴い host・device 間で全中性子束や中性子流などのデータの転送を行ってい ることに起因する。計算全体では拡散加速計算がボトルネックであるため、データ転送時間 による影響は小さいが、拡散加速計算をさらに高速化し他の処理と処理時間が同程度のオ ーダーにできた場合には、データ転送はボトルネックとなり得る。したがって、host・device 間のデータ転送の最適化は今後の課題といえる。改善するには、host 側で行っている処理を device 側でできるようにすることでデータ転送を最小限にする必要がある。また、複数のデ ータをひとまとめにして転送するようにすることでオーバーヘッドを低減することによっ ても改善できると考えられる。

半精度・単精度浮動小数点数の活用

4.2 節で述べたように、本研究では、メモリアクセスが主なボトルネックであったこと と計算精度や数値安定性の観点からすべての浮動小数点数演算に倍精度浮動小数点数 (FP64)を利用した。しかし、近年の GPU は画像処理や機械学習向けに単精度演算性能 (FP32)に特化し、FP64 演算器を FP32 演算器数の1/64程度のみ搭載しているものが多い。 また、機械学習にさらに特化するために 16 bit で表される半精度浮動小数点数(FP16)が利 用できる演算器を搭載した GPU も登場しつつある。ゆえに、GPU の性能をさらに活かす には FP16, FP32 演算の活用が必須と言える。

一方で、科学技術計算では計算精度が求められるため、一般的には FP64 演算が利用される。そこで、近年では FP16, FP32, FP64 演算の混合利用が盛んに試みられている。例えば、中性子輸送計算では不可分操作などの負荷の高い操作を FP32 で行うことで高速化を

試みた例[2]が存在する。また、計算の初期は FP32 を利用し、収束付近では FP64 を用いる という方法も考えられる。加えて、入力を FP16、出力を FP32 とする演算器[3]や、そのよ うな計算において精度を補正技術[4]も開発されており、これにより FP32 程度の精度を保 ちつつ高いパフォーマンスを発揮することができるとされている。

これらの技術を用いることで GPU によるさらなる計算の高速化が期待できることから、半精度・単精度浮動小数点数の活用が今後の課題として挙げられる。

- 5.3 参考文献
- N. Z. CHO, C. J. PARK, "A Comparison of Coarse Mesh Rebalance (CMR) and Coarse Mesh Finite Difference (CMFD) Acceleration Methods for the Neutron Transport Calculations," Proc. M&C 2003, Gatlinburg, Tennessee, April 6–11, 2003, American Nuclear Society (2003);
- [2] P. SONG, Z. Zhang, L. LIANG, et al., "Implementation and performance analysis of the massively parallel method of characteristics based on GPU," Annals of Nuclear Energy 131, 257 (2019); https://doi.org/10.1016/j.anucene.2019.02.026.
- [3] "NVIDIA Tensor Cores: Versatility for HPC & AI," NVIDIA; https://www.nvidia.com/enus/data-center/tensor-cores/; (current as of Jan. 5, 2024).
- [4] H. OOTOMO and R. YOKOTA, "Recovering single precision accuracy from Tensor Cores while surpassing the FP32 theoretical peak performance" (2022); https://doi.org/10.48550/ARXIV.2203.03341.

口頭発表

- [1] 山口響, 遠藤知弘, 山本章夫, "GPU を活用した拡散理論に基づくα固有値計算,"日本原 子力学会 2023 年春の年会, 1K09, Tokyo, Japan, 3 月 13–15 日 (2023).
- [2] <u>山口響</u>, 遠藤知弘, 山本章夫, "GPU 拡散加速を適用した*S_N*法による*α*固有値計算,"日本原子力学会 2023 年秋の大会, 1M10, Nagoya, Japan, 9月 6–8日 (2023).
- [3] <u>H. Yamaguchi</u>, T. Endo, A. Yamamoto, " α -eigenvalue Calculation using the S_N Method with GPU Diffusion Acceleration," *Proc. RPHA2023*, B-2-9, Gyeongju, Korea, Oct. 24–26 (2023).
- [4] 山口響,遠藤知弘,山本章夫,"非等方散乱中性子源を考慮したS_N法に基づくα固有値計算の GPU による高速化,"日本原子力学会 2024 年春の年会, Higashiosaka, Japan, 3 月 26–28 日 (2024). (submitted)