jh240023

二相系格子ボルツマン法による洋上風力発電用浮体の波浪中動揺シミュレー ション

渡辺勢也(九州大学)

多数の風車から構成される大規模洋上ウィンドファームでは、風車ウェイク(後流) が下流域の風車の発電量や疲労荷重に影響する.日本で導入が期待される浮体式洋 上風車では、浮体運動によりウェイクは複雑な流れとなり、それを予測可能な高精 度な CFD 技術が求められる.本研究では、大規模計算に適した格子ボルツマン法に 基づく浮体式洋上風車のシミュレーション手法の開発を目的とし、従来のナビエ・ ストークス方程式に基づく解析よりも高い格子解像度で高精度なウェイク予測を目 指す.今年度の研究課題では、風車計算部分を除き、洋上風車浮体の波浪中動揺を 計算する気液二相系格子ボルツマン法コードの開発を行う.ダムブレイク流れや波 浪伝播などの海洋工学のベンチマーク問題の取り組み、二相流格子ボルツマン法の 計算安定性と計算精度を評価する.

- 1. 共同研究に関する情報
- (1) 共同利用・共同研究を実施している拠点名
 東京科学大学 情報基盤センター
- (2) 課題分野

大規模計算科学課題分野

(3) 参加研究者一覧と役割分担

渡辺勢也(九大):計算手法とコード開発
青木尊之(東工大):気液二相流 LBM と GPU
計算に関する助言
胡長洪(九大):水槽実験データの提供
金田昌之(大阪公立大):気液二相流 LBM の
助言
Yos Panagaman Sitompul(日本原子力研究開発
機構):気液二相流 LBM の助言

柿本耀(九大):ポスト処理,データ整理

2. 研究の目的と意義

研究の目的

風車の下流にはウェイクが形成され,風速

の低下と乱流強度の増加が起こる.風力発電 施設には多数の風車が設置されるが,建設サ イトの空間的制約からウェイクが回復する のに十分な風車間距離を確保できない.その 結果,上流側風車のウェイクは後続風車に発 電量低下と高い疲労負荷をもたらす.海に囲 まれた日本では洋上風力発電,特に浮体上に 風車を設置する浮体式洋上風力に大きな期 待が寄せられている.陸上風車と異なり,浮 体式風車のウェイクには浮体の動揺が影響 するため,浮体式風車のウェイク干渉は複雑 な流れとなり,高精度な数値流体シミュレー ションが有効である.

課題代表者は 2022 年度・2023 年度の
JHPCN 課題 (jh220016, jh230039) において,
GPU コンピューティングと大規模計算に適した流体解析手法である格子ボルツマン法
(LBM: Lattice Boltzmann Method)を用い,
着床式洋上風車から構成されるウィンドフ

ァームのシミュレーション手法を開発した.

本研究では、浮体式風車の波浪中動揺とウェ

1

イクのシミュレーションに開発してきた格 子ボルツマン法コードを適用することを目 的とし、気液二相系 LBM への変更、浮体と 流体の連成解析の実装に取り組む.本年度の 課題では、風車計算部分を除き、洋上風車浮 体の波浪中動揺を計算する気液二相系格子 ボルツマン法コードの開発を目的とする.具 体的には、二相流格子ボルツマン法コードの 複数 GPU 実装、複雑物体境界条件の実装、 造波水槽のモデリング、波浪中浮体応答シミ ュレーションを行う.ダムブレイク流れや波 浪伝播などの海洋工学のベンチマーク問題 の取り組み、二相流格子ボルツマン法の計算 安定性と計算精度を評価する.

研究の意義

高密度比・高レイノルズ数の二相流に対す る格子ボルツマン法の計算安定性の問題は, 最新の二相流モデル⁽¹⁾⁽²⁾で解決されつつある が,気泡上昇やダムブレイクなどのベンチマ ーク問題での検証にとどまり,海洋工学分野 への適用されていない.浮体式風車へ適用す るには,波のシミュレーションや造波,浮体 動揺を安定かつ高精度に扱えることが重要 であり,本研究ではそのための手法開発と計 算精度評価を重点的に研究する.

開発する浮体式風車の高速・高精度な CFD 技術により,流入風や波浪状態,後続風車の 位置などを変えた数百数千の条件でシミュ レーションを実施可能になる.大量の解析結 果は,ウェイク干渉の現象理解のためだけで なく,データ駆動型モデルの訓練データとし て利用できる.

3. 当拠点の公募型共同研究として実施した意義 格子ボルツマン法はアルゴリズムが単純 で GPU コンピューティングと非常に相性が 良く, GPU スパコンの利用が適している. GPU コンピューティングの第一人者である 東京科学大学の青木尊之氏から JHPCN の枠

組みを使い, NVIDIA H100 に対する格子ボル ツマン法の高速化や 2024 年度から運用が開 始した TSUBAME4.0 での複数 GPU 並列化, TSUBAME4.0 上での計算結果可視化につい て助言をいただくことで, LBM コードの計算 性能の向上が期待できる.

本研究課題において高レイノルズ数の気 液二相流 LBM の計算安定性を改善し,移動 境界条件を導入することが最重要の課題で ある.青木尊之氏は気液二相流の大規模 CFD 計算の最先端の研究者であり,課題参加者の 日本原子力研究開発機構・Yos Sitompul 氏と 大阪公立大・金田昌之氏は気液二相流 LBM の研究者である.激しい気液二相流や複雑物 体境界を含む二相流に対する LBM の知見を 有しているため,助言をいただく.

前年度までに得られた研究成果の概要 新規課題であるため、該当なし.

5. 今年度の研究成果の詳細

基本的な LBM は速度分布関数と支配方程 式を密度ベースとしているため,気液二相流 の1000倍近い密度比では計算不安定になる. そこで、本研究課題では、2017 年に Fakhari ら⁽³⁾により開発され, 2021 年に Wei ら⁽²⁾によ り3次元の激しい気液二相流へ適用された速 度ベースの格子ボルツマン法を用いて気液 二相流と浮体の連成解析コードの研究開発 を行う. 速度分布関数の0次モーメントを無 次圧力とした分布関数を利用することで,高 密度比の二相流を安定化させる手法である. 界面捕獲手法にはフェーズフィールド法を 用いる. Wei らは CG 分野に格子ボルツマン 法を適用した研究であり,工学的なベンチマ ークにより定量的に計算精度を評価するこ とが重要である.

① 複数 GPU 実装

二相流 LBM のシングル GPU コードの開 発は課題開始以前に概ね完了していた.東京 学際大規模情報基盤共同利用·共同研究拠点 2024 年度共同研究 最終報告書

科学大学の GPU スーパーコンピュータ TSUBAME4.0 の稼働開始に合わせ, LBM コ ードの複数 GPU 実装を行った.

複数 GPU 並列化には, デバイスメモリ上 で従属変数の並びが連続する z 軸方向に対す る 1 次元の領域分割法を採用した. TSUBAME4.0 に搭載されている NVIDIA H100のメモリ容量は94GBと大容量であり, 1 台の GPU で 1 億格子点以上の計算が可能 である. 10 億格子規模の計算を数 GPU で可 能であり, 多数のプロセッサによる並列計算 に適す 2 次元や 3 次元の領域分割法は必要な いと考えた. Flat MPI により 1 ノードに 4 つ の MPI プロセスを割り当て, 各 MPI プロセ スが 1 台の GPU により一つの小領域の計算 を担当する.

GPU間の通信にはOpenMPI+NVIDIA HPC SDK 環境で CUDA 対応の MPI ライブラリを 利用する. GPU Direct による GPU 間の直接 通信が可能である. Isend と Irecv の MPI サブ ルーチンにデバイスメモリのポインタを直 接渡すことができ,明示的に GPU-CPU 間通 信を書く必要をなくした.

TSUBAME4.0 にて弱・強スケーリングを測 定した.弱スケーリングでは 1GPU あたりの 格子点数を512³とし,1GPU から 64GPU ま での性能を評価した.64GPU での総格子点数 は約 86 億である.弱スケーリングの結果を 図1に示す.赤色はノード内(4GPUまで), 青色は複数ノードの結果を示し,点線は理想 的なスケーリングを示す.1GPUでは GPU 間 通信がないためノード内の弱スケーリング は少し低下している.並列化効率は 1GPU か ら 4GPU で 83%である.複数ノードでは良好 なスケーリングで 8GPU から 64GPU の並列 化効率は 90%である.

強スケーリングの結果を図2に示す.並列
数に応じて,総格子点数が512×512×512
(赤色)と512×512×4096(青色)の2ケ
ースを設定した.強スケーリングも良好な結



図1 弱スケーリングの結果



図2 強スケーリングの結果

果であり、1GPUから 8GPU の並列化効率は 73%、8GPU から 64GPU では 54%であった. NVIDIA H100 はメモリ容量が 94 GB と大き く、TSUBAME3.0 の NVIDIA P100 に比べて 強スケーリングの始点において GPU あたり の格子点数を多く設定できる.そのため、プ ロセス数を増やしても GPU あたりで扱える 格子点が多くなり、相対的に通信コストが小 さくなるため、計算の速い LBM でも良い強 スケーリングが得られたと考える.

②複雑形状物体の境界条件の実装とダムブ レイクベンチマークでの精度検証

申請者はこれまでの単相流のLBMに関す る研究では、Interpolated Bounce-back 法とい う空間2次精度で格子に沿わない物体を扱え る境界条件を格子ボルツマン法で利用して きた.課題申請時はInterpolated Bounce-back 法を二相流LBMにも導入予定であったが、 高レイノルズ数の二相流では計算が不安定 になることがダムブレイク流れの検証で明 らかになった.代わりとして、Hybrid Bounceback 法の実装を行い、これは局所平衡状態の 分布関数を Bounce-back で計算された分布関 数に 10%ほど混ぜることで安定化させる境 界条件手法である.

障害物を含むダムブレイク流れのベンチ マーク問題として,課題代表者が所属する九 州大学応用力学研究所で過去に行われた円 柱障害物が設置された水槽でのダムブレイ $2^{(4)(5)}$,Kleefsmann $6^{(6)}$ による角形の障害物が 設置された水槽でのダムブレイクの2つの 問題を選択し,計算安定性と計算精度を評価 した.それぞれの水槽サイズは $0.8 \text{ m} \times$ $0.2 \text{ m} \times 0.6 \text{ m} \geq 3.22 \text{ m} \times 1.0 \text{ m} \times 1.0 \text{ m} \subset 53.23$



(a) 計算と実験の自由界面の比較



- (b) 円柱表面の圧力
- 図 3 円柱障害物が設置されたダムブレイ クの計算結果

円柱障害物が設置されたダムブレイクの 計算結果を図3に示す.本研究の二相流解析 手法でダムブレイク流れを安定に計算でき, 図3(a)より自由界面の形状が水槽実験と概ね 一致することを確認した.図3(b)は円柱表面 の圧力を示す.格子解像度を変えた5ケース の計算を行い,格子収束性を調べた結果,こ のダムブレイク問題に対して1億メッシュ以 下の格子で実験と十分に一致した圧力時系 列が得らた.最も細かいメッシュの800× 200×600での計算時間は1台のH100で8時 間ほどであり,格子ボルツマン法は高速な二 相流計算が可能であることが確認できた.

Kleefsmann ら⁽⁶⁾による角形の障害物が設置 された水槽でのダムブレイクに対し、メッシ ユ1932×600×600を用いた計算結果を図 4 に自由表面と速度場のプロファイルで示す.





(b) t = 1.2 s

図 4 角形障害物を含むダムブレイクの計 算結果(自由界面と速度場)



図5 障害物の側面と上面の圧力時刻歴

高解像度メッシュにより微小な液滴や気泡 の発生を捉えていることがわかる.速度場を 見ると主に気相側で細かな渦構造が確認で きる.また,高解像度にすると数値振動が発 生し計算不安定となる場合もあるが,そのと きはフェーズフィールドの界面モビィティ パラメータを小さくすることや,時間刻み幅 を小さくすることで解決できることがわか った.図5は障害物の側面と上面の波浪衝撃 圧力を示す.メッシュ644×200×200よりも 細かい場合は実験とよく一致した結果が確 認できる.

3 造波水槽モデリングと波浪伝播シミュレ ーション

様々な波浪条件下で浮体の動揺をシミュレ ーションするには,数値造波水槽のモデリン グが必要となる.課題申請時は九州大学の大 型実験水槽を模擬するため,楔形の物体の上 下運動により波を発生するプランジャー型造 波装置のモデリングを計画していたが,より 低い計算コストで実現するため仮想的な外力



図 6 造波水槽モデル

を流体に加えることで造波する手法を採用した.図6に示すように、計算領域に造波領域 とダンピング領域を設定し、その領域に外力 を与える.

先行研究⁽⁷⁾を参考に,造波領域には鉛直方 向に

$$S_g = g(2\beta\tilde{x}) \exp(-\beta\tilde{x}) \frac{D}{\omega} \sin(\omega t)$$
$$D = \frac{2\eta(\omega^2 - \alpha_1 g k^4 h^3)}{\omega I_1 k [1 - \alpha(kh)^2]}$$
$$I_1 = \sqrt{\frac{\pi}{\beta}} \exp(-\frac{k^2}{4\beta})$$

を与える.ここで、gは重力加速度、 \hat{x} は造波 領域の中央からの距離、 ω は波の周波数、kは 波数、hは水深である.係数 β は造波領域の幅 Wを用いて $\beta = W/20$ と設定する.係数 $\alpha \ge \alpha_1$ には、先行研究に従い $\alpha = -0.38955, \alpha_1 = \alpha + 1/3$ を設定する.

ダンピング領域には減衰力Se

$$\boldsymbol{S}_{\boldsymbol{e}} = -(C_1 \boldsymbol{u} + C_2 \boldsymbol{u} | \boldsymbol{u} |) \frac{\exp\left[\left|\frac{\boldsymbol{x} - \boldsymbol{x}_0}{L_s}\right|^{n_s}\right] - 1}{\boldsymbol{e} - 1}$$

を与える. x_0 はダンピング領域の開始位置である.パラメータ C_1, C_2, n_2 はトライ・アンド・エラーで調整し,それぞれ 0.02, 0.02, 2 とした.

造波と波浪伝播の検証計算を実施した.計 算領域を20m×0.48m×1.6mとし,格子 解像度は4mmと設定した.計算メッシュは 5000×120×400である.波高は0.04mおよ び0.08mの2ケースとし,波の周期は1.0s, 水深は0.8mと設定し,30秒までの造波と波 浪伝播を計算した.ダンピング領域の幅は $L_s = 2.0$ m,造波領域の幅は波長と同じにし



(a) 波高 0.04 m



(b) 波高 0.08 m図 7 造波と波浪伝播のシミュレーション結果(t=30 s)

た.

計算結果を図7に示す.上から順に,水位 で色付した自由界面,横から見たファーズフ ィールド変数(自由界面),主流方向速度,鉛 直方向速度である.波高は0.04mでは安定し た造波が行え,造波領域の反対側のダンピン グ領域まで,波形を保ったまま波が伝播して いることを確認した.ダンピング領域で波は 減衰し,反射波の発生を抑えられていること を確認できた.波高0.08mでも造波と波浪伝 播の計算はできたが,造波領域の近くの速度 プロファイルが乱れてしまっている. 浮体式風車のシミュレーションを実現す るためには,造波水槽の空気側に流入境界条 件を設定する必要があり,今後は風と波を扱 える造波水槽のモデリングを進める予定で ある.

6. 進捗状況の自己評価と今後の展望

研究課題申請時の研究計画としては,数値 水槽に凸型浮体や風車用の浮体を浮かべ,波 浪中の浮体動揺のシミュレーションを実施す る予定であった.複数 GPU 化し,大規模計算 により格子解像度を細かくしていくと,ダム ブレイク問題で数値振動が発生することが判 明した.LES の陽的な乱流モデルの導入など (数値振動に対してあまり効果はなかった が),当初は計画していなかったことにも取り 組み,数値振動の問題を解決するのに時間を 要した.数値振動はフェーズフィールド法の モビィティパラメータと時間刻み幅を小さく することで発生を抑えられることがわかった. その後,数値水槽モデリングに取り組み,造 波領域とダンピング領域に外力を与える方法 で,造波と波浪伝播の計算を可能にした.進 捗状況の自己評価としては,当初の計画の 60%ほどである.

今後の予定は,造波数値水槽に浮体を浮か ベ,波浪中動揺についてシミュレーションを 進めていく予定である.また,数値水槽の空 気側に流入流速を与え,浮体式風車のシミュ レーションを可能にする.NVIDIAH100は大 容量のデバイスメモリがあるため,少ない GPU数で造波水槽や浮体シミュレーションが 可能であるため,2025年度のJHPCN継続課 題を申請せず,TSUBAMEの共同利用で研究 を進めていく計画である.

研究業績に関して、ダムブレイクのシミュ レーション計算結果を、2025 年 8 月開催の査 読付きの国際会議 IWSH2025 にて発表予定で ある.

参考文献

- Sitompul Yos Panagaman and Takayuki Aoki, J. Comput. Phys., 390, 93–120, (2019).
- (2) Wei Li, Yihui Ma, Xiaopei Liu, and Mathieu Desbrun, ACM Trans. Graph., 41, 4, Article 114 (2022).
- (3) Abbas Fakhari, Travis Mitchell, Christopher Leonardi, and Diogo Bolster, Phys. Rev. E, 96, 053301 (2017).
- (4) Mohamed M Kamra, Jabir Al Salami, Makoto Sueyoshi, and Changhong Hu, J. Fluid Struct., 86, 185–199 (2019).

- (5) Nik Mohd Izual Bin Nik Ibrahim, PhD thesis, Kyushu University (2018).
- (6) K.M.T. Kleefsman, G. Fekken, A.E.P. Veldman,B. Iwanowski, and B. Buchner, J. Comput. Phys., 206, 1, 363–393 (2005).
- (7) Guangwei Liu, Qinghe Zhang, Jinfeng Zhang, Comput. Fluids. 184, 153–164 (2019).

※7.研究業績はウェブ入力です